2ЦЗЧЦЧЦЪ ПОВ ФРОПРАЗПРОВЕРР ЦЧЦЭВОРЦЭР ВОДВЧЦЭРР ИЗВЕСТИЯ АКАДЕМИИ НАУК АРМЯНСКОЙ ССР

Зрарца-ларылан, артирискан X, № 4, 1957 Физико-математические науки

МАТЕМАТИКА

М. М. Джрбашян

Об одном интегральном преобразовании

Известно [1], что решение уравнения

$$y'' + \lambda y = 0$$

при граничном условии

$$y'(0) = \theta y(0)$$
 $\operatorname{Im} \theta = 0$

имеющем вид

$$\Phi(x,\lambda) = \cos\sqrt{\lambda} x + \theta \frac{\sin\sqrt{\lambda} x}{\sqrt{\lambda}}$$

является ядром для преобразования типа Фурье. Имеет место следующий результат, являющийся обобщением известной теоремы Планшереля.

1) Для любой фуркци
и $f(x) \in L_2\left(0, +\infty\right)$ существует функция $F(\lambda)$ из класса

$$\int_{0}^{\infty} |F(\lambda)|^{2} \frac{\sqrt{\lambda}}{\lambda + \theta^{2}} d\lambda < +\infty$$
(*)

такая, что непрерывная функция

$$F(\lambda, \sigma) = \int_{0}^{\sigma} f(t) \Phi(t, \lambda) dt \qquad (\sigma > 0)$$

сходится к $F(\lambda)$ в метрике (*), т. е.

$$\lim_{\sigma \to +\infty} \int_{0}^{\sigma} |F(\lambda) - F(\lambda, \sigma)|^{\alpha} \frac{\sqrt{\lambda}}{\lambda + \theta^{\alpha}} d\lambda = 0.$$

При θ > 0 имеет место формула обращения

$$f(x) = \lim_{\alpha \to +\infty} \frac{1}{\pi} \int_{0}^{\infty} F(\lambda) \Phi(x, \lambda) \frac{\sqrt{\lambda}}{\lambda + \theta^{2}} d\lambda,$$

а ври 0 < 0 формула обращения имеет вид

$$f(x) = -2 \ \theta F(-\theta^2) \ e^{\delta x} +$$

+ l, i, m, $\frac{1}{\pi} \int_{0}^{2} F(\lambda) \Phi(x, \lambda) \frac{\sqrt{\lambda}}{\lambda + \theta^2} d\lambda.$

В настоящей работе исследуются интегральные преобразования порожденные несамосопряженным диффренциальным уравнением

$$y'' - i2a_0\lambda y' + \lambda^2 y = 0$$
 (a₀ > 0) (A)

на полуоси (0, +∞) при граничном условян

$$y(0)\cos \alpha + y'(0)\sin \alpha = 0,$$
 (5)

где а — произвольное действительное число. Устанавливается, что если $\Phi(x, \lambda)$ — решение задачи (А). (Б), то, преобразуя функцию $f(x) \in L_1(0, +\infty)$ или $L_2(0, +\infty)$ при помощи ядра $e^{-i2\pi \sqrt{\lambda}x} \Phi(x, \lambda)$, являющегося решением задачи

$$y'' + i2a_0 y' + i^2 y = 0, (A^0)$$

$$y(0)(\cos a + i2a_{e^{1}}\sin a) + y'(0)\sin a = 0, \tag{5^{*}}$$

можно обращение осуществить через ядро $\Phi(x, \lambda)$. Полученные таким образом результаты, которые приведены ниже, являются, повидимому, наиболее естественным обобщением классического результата, сформулированного выше.

Эти результаты можно получить путем предельного перехода, используя разложения в ряды по собственным функциям на конечном отрезке*. Однако в настоящей работе мы предпочитаем пойти другим путем, быстрее приводящим к цели.

Отметим, что впервые задача разложения по собственным функциям уравнения (А) на конечном отрезке, но при нулевых граничных условиях, была решена в статье [4] введением понятия обобщенной ортогональности для собственных функций.

§ 1. Теорема типа Дирихле для обобщенного преобразования

1°. Рассмотрим дифференциальное уравнение

$$y'' - i2a_0 \lambda y' + \lambda^2 y = 0$$
 $(a_0 > 0).$ (1.1)

Если обозначим

$$\omega_1 = \sqrt{1 + a_0^2} + a_0, \quad \omega_2 = \sqrt{1 + a_0^2} - a_0, \quad (1.2)$$

4

^{*} Такие разложения для несамосопряженных уравнений произвольного порядка и при горадо общих граничных условнях были исследованы в работах Я. Д. Тамаркина [2] и М. В. Келдыша [3].

TO

$$\omega_{1} + \omega_{2} = 2\sqrt{1 + a_{0}^{2}}, \quad \omega_{1} - \omega_{2} = 2a_{0}, \quad (1.3)$$

$$\omega_{1}\omega_{2} = 1, \quad \omega_{1} > \omega_{2} > 0,$$

и общее решение (1.1) напишется в виде

$$y(x) = C_1 e^{i\omega_1 \lambda x} + C_2 e^{-i\omega_2 \lambda x} .$$

Отсюда следует, что функция

$$\Phi(x,\lambda) = \frac{\omega_1 e^{-i\omega_2\lambda x} + \omega_2 e^{i\omega_1\lambda x}}{2} \sin \alpha - \frac{e^{i\omega_1\lambda x} - e^{-i\omega_2\lambda x}}{2i\lambda} \cos \alpha, \quad (1.4)$$

является решением уравнения (1.1) при граничном условии

$$\Phi(0, \lambda) \cos \alpha + \Phi_{x}(0, \lambda) \sin \alpha = 0.$$
(1.5)

Легко видеть, что функция

$$\Psi(x,\lambda) = e^{-i2a\lambda x} \Phi(x,\lambda) =$$

$$= \frac{\omega_1 e^{-i\omega_1 \lambda x} + \omega_2 e^{i\omega_2 \lambda x}}{2} \sin \alpha - \frac{e^{i\omega_1 \lambda x} - e^{-i\omega_1 \lambda x}}{2i\lambda} \cos \alpha \qquad (1.6)$$

есть решение уравнения

$$Z'' + i2a_0\lambda Z' + \lambda^2 Z = 0, \tag{1.1'}$$

при граничном условии

$$Z(0) (\cos \alpha + i2a_0 \lambda \sin \alpha) + Z'(0) \sin \alpha = 0.$$
(1.5')

Данной функции $f(x) \in L_1(0, +\infty)$ сопоставим ее преобразование при помощи ядра $\Psi(t, \lambda)$, т. е. интеграл

$$F(\lambda) = \int_{0}^{\infty} f(t) \Psi(t, \lambda) dt, \qquad (1.7)$$

являющийся непрерывной функцией на всей оси (-∞, +∞).

Для обращения преобразования (1.7) нам понадобится одна предварительная лемма, которую мы докажем ниже.

Но прежде всего заметим следующее. Пусть

$$J_{\alpha}(x) = \frac{1}{\pi \sqrt{1 + a_0^2}} \int_{-\alpha}^{\beta} F(\lambda) \Phi(x, \lambda) \Omega(\lambda) d\lambda, \qquad (1.8)$$

$$\Omega(\lambda) = \frac{\lambda^2}{\lambda^2 \sin^2 \alpha + \cos^2 \alpha + ia_0 \lambda \sin 2\alpha} = \frac{\lambda^2}{(\lambda + i\omega, \operatorname{ctg} \alpha) (\lambda - i\omega_0 \operatorname{ctg} \alpha) \sin^2 \alpha}.$$
(1.9)

5

Подставляя из (1.7) значение $F(\lambda)$ в (1.8) и пользуясь тем, что $f(t) \in L_1(0, +\infty)$, будем иметь

$$J_{\mathfrak{s}}(x) = \frac{1}{\pi V \, 1 + a_0^2} \int_0^\infty f(t) U_{\mathfrak{s}}(x, t) \, dt, \qquad (1.8')$$

где

$$U_{\mathfrak{s}}(x, t) = \int_{-\pi}^{\pi} \Psi(t, \lambda) \Phi(x, \lambda) \Omega(\lambda) d\lambda.$$
(1.10)

2.94

Second.

Подставляя в (1.10) значения функций $\Psi(t, \lambda)$, $\Phi(x, \lambda)$ и $\Omega(\lambda)$ из (1.6), (1.4) и (1.9), после соответствующих вычислений, найдем: . . . а) При сtg $\neq 0$

$$U_{s}(x, t) = \frac{1}{2} \left\{ w_{2} \frac{\sin w_{1} \sigma (x - t)}{x - t} + w_{1} \frac{\sin w_{2} \sigma (x - t)}{x - t} \right\} + \frac{1}{2} \left\{ w_{1}^{2} \frac{\sin \sigma (w_{1}t + w_{2}x)}{w_{1}t + w_{2}x} + w_{2}^{2} \frac{\sin \sigma (w_{2}t + w_{1}x)}{w_{2}t + w_{1}x} \right\} - \frac{1}{2} \frac{w_{1}^{2}}{2} \sqrt{1 + a_{0}^{2}} \operatorname{ctg} \alpha \int_{-z}^{z} \frac{e^{-i\lambda(w_{1}t + w_{2}x)}}{\lambda + i\omega_{1}\operatorname{ctg} \alpha} d\lambda - \frac{1}{2} \frac{w_{2}^{2}}{2} \sqrt{1 + a_{0}^{2}} \operatorname{ctg} \alpha \int_{-z}^{z} \frac{e^{i\lambda(w_{2}t + w_{1}x)}}{\lambda - i\omega_{2}\operatorname{ctg} \alpha} d\lambda = \frac{1}{2} \sqrt{1 + a_{0}^{2}} \operatorname{ctg} \alpha \int_{-z}^{z} \frac{e^{i\lambda(w_{2}t + w_{1}x)}}{\lambda - i\omega_{2}\operatorname{ctg} \alpha} d\lambda = \frac{1}{2} \sqrt{1 + a_{0}^{2}} \operatorname{ctg} \alpha \int_{-z}^{z} \frac{e^{i\lambda(w_{2}t + w_{1}x)}}{\lambda - i\omega_{2}\operatorname{ctg} \alpha} d\lambda = \frac{1}{2} \sqrt{1 + a_{0}^{2}} \operatorname{ctg} \alpha \int_{-z}^{z} \frac{e^{i\lambda(w_{2}t + w_{1}x)}}{\lambda - i\omega_{2}\operatorname{ctg} \alpha} d\lambda = \frac{1}{2} \sqrt{1 + a_{0}^{2}} \operatorname{ctg} \alpha \int_{-z}^{z} \frac{e^{i\lambda(w_{2}t + w_{2}x)}}{\lambda - i\omega_{2}\operatorname{ctg} \alpha} d\lambda = \frac{1}{2} \sqrt{1 + a_{0}^{2}} \operatorname{ctg} \alpha \int_{-z}^{z} \frac{e^{i\lambda(w_{2}t + w_{2}x)}}{\lambda - i\omega_{2}\operatorname{ctg} \alpha} d\lambda = \frac{1}{2} \sqrt{1 + a_{0}^{2}} \operatorname{ctg} \alpha \int_{-z}^{z} \frac{e^{i\lambda(w_{2}t + w_{2}x)}}{\lambda - i\omega_{2}\operatorname{ctg} \alpha} d\lambda = \frac{1}{2} \sqrt{1 + a_{0}^{2}} \operatorname{ctg} \alpha \int_{-z}^{z} \frac{e^{i\lambda(w_{2}t + w_{2}x)}}{\lambda - i\omega_{2}\operatorname{ctg} \alpha} d\lambda = \frac{1}{2} \sqrt{1 + a_{0}^{2}} \operatorname{ctg} \alpha \int_{-z}^{z} \frac{e^{i\lambda(w_{2}t + w_{2}x)}}{\lambda - i\omega_{2}\operatorname{ctg} \alpha} d\lambda = \frac{1}{2} \sqrt{1 + a_{0}^{2}} \operatorname{ctg} \alpha \int_{-z}^{z} \frac{e^{i\lambda(w_{2}t + w_{2}x)}}{\lambda - i\omega_{2}\operatorname{ctg} \alpha} d\lambda = \frac{1}{2} \sqrt{1 + a_{0}^{2}} \operatorname{ctg} \alpha \int_{-z}^{z} \frac{e^{i\lambda(w_{2}t + w_{2}x)}}{\lambda - i\omega_{2}\operatorname{ctg} \alpha} d\lambda = \frac{1}{2} \sqrt{1 + a_{0}^{2}} \operatorname{ctg} \alpha \int_{-z}^{z} \frac{e^{i\lambda(w_{2}t + w_{2}x)}}{\lambda - i\omega_{2}\operatorname{ctg} \alpha} d\lambda = \frac{1}{2} \sqrt{1 + a_{0}^{2}} \operatorname{ctg} \alpha \int_{-z}^{z} \frac{e^{i\lambda(w_{2}t + w_{2}x)}}{\lambda - i\omega_{2}\operatorname{ctg} \alpha} d\lambda = \frac{1}{2} \sqrt{1 + a_{0}^{2}} \operatorname{ctg} \alpha \int_{-z}^{z} \frac{e^{i\lambda(w_{2}t + w_{2}x)}}{\lambda - i\omega_{2}\operatorname{ctg} \alpha} d\lambda = \frac{1}{2} \sqrt{1 + a_{0}^{2}} \operatorname{ctg} \alpha} d\lambda$$

$$\equiv U_{\mathfrak{a}}^{(1)}(x,t) + U_{\mathfrak{a}}^{(2)}(x,t) - V_{\mathfrak{a}}^{(1)}(x,t) - V_{\mathfrak{a}}^{(2)}(x,t), \qquad (1.11)$$

б) При ctg a = 0

$$U_a(x, t) = U_a^{(1)}(x, t) + U_a^{(2)}(x, t).$$
(1.11)

Лемма I. а) При $\operatorname{ctg} a < 0$, для значений $0 \ll t < +\infty$, $0 < x < < +\infty$, когда $\circ \to +\infty$

$$V_{\mathfrak{s}}^{(1)}(x,t) = O\left\{\frac{1}{\mathfrak{s}\left(\omega_{1}t + \omega_{2}x\right)}\right\},$$
(1.12')

$$V_{\sigma}^{(2)}(x, t) = O\left\{\frac{1}{\sigma\left(\omega_2 t + \omega_1 x\right)}\right\}$$
(1.12")

6) При $\operatorname{ctg} a > 0$, для значений $0 < t < +\infty$, $0 < x < +\infty$, когда $\sigma \to +\infty$

$$V_{z}^{(1)}(x, t) = -\pi \omega_{1}^{2} \sqrt{1 + a_{0}^{2}} \operatorname{ctg} z e^{-(x + \omega_{1}^{2} t) \operatorname{ctg} z} + O\left\{\frac{1}{\sigma(\omega_{1} t + \omega_{2} x)}\right\}, \qquad (1.13')$$

Об одном интегральном преобразовании

$$V_{\sigma}^{(2)}(x, t) = -\pi \omega_2^2 \sqrt{1 + a_0^2} \operatorname{ctg} \alpha \ e^{-(x + \omega_2^2 t) \operatorname{ctg} \alpha} + O\left\{\frac{1}{\sigma \left(\omega_2 t + \omega_1 x\right)}\right\}.$$
 (1.13")

Доказательство. Пусть $\sigma > \max \{\omega_1 | \operatorname{ctg} \alpha|, \omega_2 | \operatorname{ctg} \alpha|\}$. Обозначим через $C_{\sigma}^{(+)}$ и $C_{\sigma}^{(-)}$ соответственно верхнюю и нижнюю половины окружности $|\lambda| = \sigma$, пробегаемой в положительном направлении. Обозначим далее

$$I_{z}^{(-)} = \int_{C_{z}^{(-)}} \frac{e^{-i\lambda(w_{1}t + w_{2}x)}}{\lambda + i\omega_{1} \operatorname{ctg} \alpha} d\lambda, \qquad (1.14')$$

$$I_{\alpha}^{(+)} = \int_{C_{\alpha}^{(+)}} \frac{e^{i\lambda(\omega_{\alpha}\xi + \omega_{\alpha}x)}}{\lambda - i\omega_{2}\operatorname{ctg}\alpha} d\lambda.$$
(1.14")

При $\sigma \to +\infty$, полагая $\lambda = \sigma e^{l_{\overline{\tau}}}$, из (1.14') и (1.14'') получим:

$$I_{a}^{(+)} = O\left\{\int_{-\pi}^{0} e^{\pi(\omega_{1}t + \omega_{2}x)\sin\varphi} d\varphi\right\} = O\left\{\frac{1}{\sigma(\omega_{1}t + \omega_{2}x)}\right\},$$
(1.15')

$$I_{a}^{(+)} = O\left\{\int_{0}^{\pi} e^{-\sigma(\omega_{2}t + \omega_{1}x)\sin\varphi} d\varphi\right\} = O\left\{\frac{1}{\sigma(\omega_{2}t + \omega_{1}x)}\right\}$$
(1.15")

a) Положим теперь, что ctg 2 < 0, тогда функции

$$\frac{e^{-i\lambda(w_0t+w_1x)}}{\lambda+i\omega_1\operatorname{ctg}\alpha} + \frac{e^{i\lambda(w_0t+w_1x)}}{\lambda-i\omega_2\operatorname{ctg}\alpha}$$
(1.16)

голоморфны соответственно в полуплоскостях $\text{Im } \lambda \leq 0$ и $\text{Im} \lambda \geq 0$. Поэтому, интегрируя функции (1.16) соответственно по контуру нижней и верхней полуокружностей радиуса σ , в силу обозначений (1.11), (1.14') и (1.14'') получим:

$$V_{a}^{(i)}(x, t) - i \frac{\omega_{1}^{2}}{2} \sqrt{1 + a_{0}^{2}} \operatorname{ctg} \alpha I_{a}^{(-)} = 0,$$

$$V_{a}^{(2)}(x, t) + i \frac{\omega_{2}^{2}}{2} \sqrt{1 + a_{0}^{2}} \operatorname{ctg} \alpha I_{a}^{(+)} = 0,$$

откуда, в силу (1.15') и (1.15"), вытекают утверждения (1.12') и (1.12") леммы.

б) Если $\operatorname{ctg} \alpha > 0$, то функции (1.16) голоморфны соответственно в полуплоскостях $\operatorname{Im} \lambda \leqslant 0$ и $\operatorname{Im} \lambda > 0$ кроме точек $\lambda = -i\omega_1 \operatorname{ctg} \alpha$ и $\lambda = i\omega_2 \operatorname{ctg} \alpha$, где они имеют простые полюсы с вычетами

$$e^{-\operatorname{clg}\alpha(\omega_1^*t+x)}$$
 H $e^{-\operatorname{clg}\alpha(\omega_2^*t+x)}$

соответственно. Поэтому, интегрируя функции (1.16) по тем же контурам, в этом случае получим формулы

$$\begin{split} V_{a}^{(1)}\left(x,\,t\right) &- i\,\frac{\omega_{1}^{2}}{2}\sqrt{1+a_{0}^{2}}\,\mathrm{ctg}\,\alpha\,I_{a}^{(-)} = \\ &= -\,\pi\omega_{1}^{2}\sqrt{1+a_{0}^{2}}\,\mathrm{ctg}\,\alpha\,e^{-\,(x+\omega_{1}^{2}t)\,\mathrm{ctg}\,\alpha}, \\ V_{a}^{(2)}\left(x,\,t\right) &+ i\,\frac{\omega_{2}^{2}}{2}\sqrt{1+a_{0}^{2}}\,\mathrm{ctg}\,\alpha\,I_{a}^{(+)} = \\ &= -\,\pi\omega_{2}^{2}\sqrt{1+a_{0}^{2}}\,\mathrm{ctg}\,\alpha\,e^{-\,(x+\omega_{2}^{2}t)\,\mathrm{ctg}\,\alpha}, \end{split}$$

откуда, в силу оценок (1.15') и (1.15"), будут следовать формулы (1.13') и (1.13") леммы.

2°. Обращение интегрального преобразования (1.7) дается следующей теоремой.

Теорема 1. Если функция f(x) непрерывна на полуоси $(0, +\infty)$, принадлежит к классу $L_1(0, +\infty)$ и имеет ограниченную вариацию на любом отрезке (δ, R) , $0 < \delta < R$, то иитегральное преобразование

$$F(\lambda) = \int_{0}^{\infty} f(t) \Psi(t, \lambda) dt$$

обращается следующим образом:

a) $\Pi pu \operatorname{ctg} a \leq 0, \ \partial A \Re \ 0 < x < +\infty$

$$f(x) = \frac{1}{\pi \sqrt{1+a_0^2}} \lim_{\alpha \to +\infty} \int_{-\pi}^{\pi} \frac{F(\lambda) \Phi(x,\lambda) \lambda^2 d\lambda}{\lambda^2 \sin^2 \alpha + \cos^2 \alpha + ia_0 \lambda \sin 2\alpha}$$
(1.17)

6) При ctg $\alpha > 0$, для $0 < x < +\infty$

$$f(x) = \frac{1}{\pi \sqrt{1+a_0^2}} \lim_{z \to +\infty} \int_{-a}^{b} \frac{F(\lambda) \Phi(x, \lambda) \lambda^2 d\lambda}{\lambda^2 \sin^2 \alpha + \cos^2 \alpha + ia_0 \lambda \sin 2\alpha} + \frac{1}{2} \int_{-a}^{b} \frac{F(\lambda) \Phi(x, \lambda) \lambda^2 d\lambda}{\lambda^2 \sin^2 \alpha + \cos^2 \alpha + ia_0 \lambda \sin 2\alpha} d\lambda$$

$$+\frac{\operatorname{ctg}\alpha}{\sin\alpha\sqrt{1+a_0^2}}\left(\omega_1^2F\left(-i\omega_1\operatorname{ctg}\alpha\right)+\omega_2^2F\left(i\omega_2\operatorname{ctg}\alpha\right)\right)e^{-x\operatorname{ctg}\alpha}.$$
 (1.18)

Доказательство. a) Пусть ctgα ≤0. Сначала положим, что ctgα = 0, тогда по (1.8) и (1.8′) и в силу (1.11′)

$$J_{z}(x) = \frac{1}{\pi \sqrt{1 + a_{0}^{2}}} \int_{0}^{\infty} f(t) U_{z}^{(1)}(x, t) dt +$$

$$+\frac{1}{\pi \sqrt{1+a_0^2}}\int_0^\infty f(t) U_s^{(2)}(x,t) dt = J_s^{(1)}(x) + J_s^{(2)}(x).$$
(1.19)

Из определення (1.11) функций $U_s^{(1)}(x, t)$ и $U_s^{(2)}(x, t)$ по теореме Дирихле и по теореме Римана-Лебега для $0 < x < +\infty$ будем иметь:

$$\lim_{x \to +\infty} J_x^{(1)}(x) = \frac{1}{2\pi \sqrt{1+a_0^2}} \lim_{\sigma \to \infty} \int_0^{\tau} f_1^*(t) \left\{ w_2 \frac{\sin w_1 \sigma (x-t)}{x-t} + \frac{\sin w_2 \sigma (x-t)}{x-t} + \frac{\sin w_2 \sigma (x-t)}{x-t} \right\} dt = \frac{1}{2\pi \sqrt{1+a_0^2}} \pi (w_2 + w_1) f(x) = f(x), \quad (1.20)$$

$$\lim_{x \to +\infty} J_x^{(2)}(x) = \frac{1}{2\pi \sqrt{1+a_0^2}} \lim_{x \to \infty} \int_0^{\tau} f(t) \left\{ w_1^2 \frac{\sin \sigma (w_1 t + w_2 x)}{w_1 t + w_2 x} + \frac{\sin w_1 \sigma (w_1 t + w_2 x)}{w_1 t + w_2 x} + \frac{\sin w_2 \sigma (w_1 t + w_2 x)}{w_1 t + w_2 x} \right\}$$

$$+ \omega_2^2 \frac{\sin \sigma \left(\omega_2 t + \omega_1 x\right)}{\omega_2 t + \omega_1 x} \bigg\} dt = 0.$$
(1.21)

Из формул (1.19) и (1.20), (1.21) следует формула (1.17) теоремы при ctg $\alpha = 0$.

Положим теперь, что сtg
 $\alpha < 0.$ Тогда, заметив, что по (1.12')
и (1.12") при $0 < x < +\infty$

$$\lim_{s \to \infty} \int_{0}^{\infty} f(t) V_{z}^{(k)}(x, t) dt = 0 \quad (k = 1, 2), \qquad (1.22)$$

Из формул (1.8'), (1.11), (1.20), (1.21) и (1.22) опять получим формулу (1.17) теоремы.

б) Пусть etg a > 0. В силу (1.8') и асимптотических формул (1.13') и (1.13") при σ → +∞ будем иметь

$$J_{z}(x) = \frac{1}{\pi \sqrt{1+a_{0}^{2}}} \int_{0}^{\infty} f(t) \left\{ U_{z}^{(0)}(x, t) + U_{z}^{(2)}(x, t) \right\} dt + + \operatorname{ctg} \alpha e^{-x \operatorname{ctg} \alpha} \left\{ \omega_{1}^{2} \int_{0}^{\infty} e^{-\omega_{1}^{2} t \operatorname{ctg} \alpha} f(t) dt + + \omega_{2}^{2} \int_{0}^{\infty} e^{-\omega_{2}^{2} t \operatorname{ctg} \alpha} f(t) dt \right\} + O\left(\frac{1}{\sigma}\right)$$
(1.23)

Но из (1.7) и (1.6) следует

$$F(-i\omega_1\operatorname{ctg} \alpha) = \sqrt{1+a_0^2} \sin \alpha \int_{0}^{\infty} f(t) e^{-\omega_1^2 t \operatorname{ctg} \alpha} dt, \qquad (1.24')$$

М. М. Джрбашян

$$F(i\omega_2\operatorname{ctg}\alpha) = V \overline{1+a_0^2} \sin \alpha \int_{0}^{t} f(t) e^{-\omega_0^2 t \operatorname{ctg}\alpha} dt.$$
(1.24")

Переходя к пределу в (1.23), с учетом формул (1.20), (1.21) и (1.24) получим утверждение (1.18) теоремы.

§ 2. Теорема типа Планшереля для обобщенного преобразования

В настоящем параграфе результат теоремы 1 распространяется на функции из класса $L_2(0, +\infty)$.

1°. Функции $\Phi(x, \lambda)$ и $\Psi(x, \lambda)$, определенные выше по формулам (1.4) и (1.6) напишем в виде

$$\Phi(x, \lambda) = \frac{\omega_1}{2\lambda} (\lambda \sin \alpha - i\omega_2 \cos \alpha) e^{-i\omega_1 \lambda x} + \frac{\omega_2}{2\lambda} (\lambda \sin \alpha + i\omega_1 \cos \alpha) e^{i\omega_1 \lambda x}, \qquad (2.1)$$

$$\Psi(x, \lambda) = \frac{\omega_1}{2\lambda} (\lambda \sin \alpha - i\omega_2 \cos \alpha) e^{-i\omega_1 \lambda x} + \frac{\omega_2}{2\lambda} (\lambda \sin \alpha + i\omega_1 \cos \alpha) e^{i\omega_2 \lambda x}. \qquad (2.2)$$

Отнесем к классу $L_2^{(2)}(-\infty, +\infty)$ функции $F(\lambda)$, определенные на всей оси $(-\infty, +\infty)$, для которых существует интеграл

$$\int_{-\infty}^{\infty} |F(\lambda)|^2 |\Omega(\lambda)| d\lambda.$$
(2.3)

Прежде чем перейти к формулировке и доказательству основного результата этого параграфа, приведем две вспомогательные леммы, на которые мы будем существенно опираться.

Пеммы 2. Если $f(x) \in L_2(0, -\infty)$, то существует функция $F(\lambda) \in L_2^{(2)}(-\infty, +\infty)$ такая, что интегралы

$$F(\lambda, \sigma) = \int_{0}^{\sigma} f(t) \Psi(t, \lambda) dt \quad (\sigma > 0)$$
(2.4)

сходятся к F(h) в метрике пространства L₂^(Q)(-∞, +∞). Доказательство. Если обозначить

$$\Phi_1(\lambda,\sigma) = \int_0^{\pi} f(t) e^{i\omega_i \lambda t} dt, \quad \Phi_2(\lambda,\sigma) = \int_0^{\pi} f(t) e^{-i\omega_i \lambda t} dt, \quad (2.5)$$

то по теореме Планшереля существуют пределы в среднем в пространстве $L_2(-\infty, +\infty)$

$$\Phi_1(\lambda) = \lim_{\alpha \to +\infty} \Phi_1(\lambda, \sigma); \quad \Phi_2(\lambda) = \lim_{\alpha \to +\infty} \Phi_2(\lambda, \sigma). \tag{2.6}$$

Из (2.2), (2.4) н (2.5) получим

$$F(\lambda, \sigma) = \frac{\omega_1}{2\lambda} \left(\lambda \sin \alpha - i\omega_2 \cos \alpha\right) \Phi_2(\lambda, \sigma) + \frac{\omega_2}{2\lambda} \left(\lambda \sin \alpha + i\omega_1 \cos \alpha\right) \Phi_1(\lambda, \sigma), \qquad (2.7)$$

откуда в силу (1.9) вытекает оценка

$$|F(\lambda, \sigma_1) - F(\lambda, \sigma_2)|^2 |\Omega(\lambda)| \leq A_1 |\Phi_2(\lambda, \sigma_2) - \Phi_2(\lambda, \sigma_1)|^2 + + A_2 |\Phi_1(\lambda, \sigma_2) - \Phi_1(\lambda, \sigma_1)|^2,$$
(2.8)

где A1, A2 - постоянные, не зависящие от A, J, и J2.

Из существования пределов в среднем (2.6) и из (2.8) вытекает, что

$$\lim_{\iota,\,\sigma_1\to+\infty}\int_{-\infty}^{+\infty}|F(\lambda,\,\sigma_1)-F(\lambda,\,\sigma_2)|^{\underline{\alpha}}|\Omega(\lambda)|\,d\lambda=0,$$

откуда, очевидно, следует существование функции $F(\lambda) \in L_2^{(0)}(-\infty, +\infty)$ такой, что

$$\lim_{s \to +\infty} \int_{-\infty}^{s} |F(\lambda) - F(\lambda, s)|^{2} |\Omega(\lambda)| d\lambda = 0,$$

т. е. утверждение леммы.

Наконец, отметим, что из (2.6) и (2.7) следует

$$F(\lambda) = \frac{\omega_1^i}{2\lambda} (\lambda \sin \alpha - i\omega_2 \cos \lambda) \Phi_2(\lambda) + \\ + \frac{\omega_2}{2\lambda} (\lambda \sin \alpha + i\omega_1 \cos \alpha) \Phi_1(\lambda),$$

(2.9)

(2.10)

где

$$\Phi_1(\lambda) = \lim_{\tau \to +\infty} \int_0^t f(t) e^{i\omega_t \lambda t} dt$$

$$\Phi_2(\lambda) = \lim_{\alpha \to -\infty} \int_0^{\alpha} f(t) e^{-i\omega_i \lambda t} dt.$$

Из формул (2.10) легко заключаем, что функция Ф₁ (λ) голоморфиа при Imλ > 0 и удовлетворяет условию

11

$$\int_{\infty}^{\pi} |\Phi_1(\mu+i\nu)|^{\alpha} d\mu \ll M_1 \leqslant +\infty, \quad (\nu > 0),$$

где M_1 не зависит от * (все такие функции отнесем к классу $H_2^{(+)}$), а функция $\Phi_2(*)$ голоморфиа при Im $\lambda < 0$ и удовлетворяет условию

$$\int_{\infty}^{\infty} |\Phi_{\tilde{z}}(a+iv)|^{2} da \leq M_{\tilde{z}} < +\infty, \qquad (v < 0)$$

где M₂ не зависит от * (все такие функции отнесем к классу H₂⁽⁻⁾). Обозначим теперь

$$\Phi_{1}^{*}(\lambda) = \frac{\lambda \sin \alpha + i\omega_{1} \cos \alpha}{\lambda \sin \alpha - i\omega_{2} \cos \alpha} \Phi_{1}(\lambda)$$

$$\Phi_{2}^{*}(\lambda) = \frac{\lambda \sin \alpha - i\omega_{2} \cos \alpha}{\lambda \sin \alpha + i\omega_{1} \cos \alpha} \Phi_{2}(\lambda)$$
(2.11)

и заметим, что $\Phi_k^*(i) \in L_z(-\infty, +\infty)$, (k = 1, 2) $\mathcal{J}e \, \mathbf{M} \, \mathbf{M} \, a \, 3$. а) $\Pi pu \, \operatorname{ctg} a \ll 0$ на полуоси $(0, +\infty)$

$$\lim_{n \to +\infty} \int_{-x} \Phi_1^*(\lambda) e^{in_x x \lambda} d\lambda = 0, \qquad (2.12')$$

1.1.m.
$$\int_{-2}^{\pi} \Phi_1^{*}(\lambda) e^{-i\sigma_2 x \lambda} d\lambda = 0.$$
 (2.12")

б) При ctg z > 0, на полуоси $(0, +\infty)$

$$\lim_{a \to -\infty} \int_{0}^{a} \Phi_{1}^{*}(\lambda) e^{i\omega_{1}x_{1}} d\lambda = -4\pi \sqrt{1+a_{0}^{2}} \operatorname{ctg} \alpha e^{-x\operatorname{ctg} \alpha} \Phi_{1} (i\omega_{2}\operatorname{ctg} \alpha), \quad (2.13')$$

$$\lim_{a\to+\infty} \int_{-a}^{b} \Phi_2^*(h) e^{-i\omega_2 x h} dh = -\sqrt{1+a_0^2} \operatorname{ctg} \alpha e^{-x \operatorname{ctg} x} \Phi_2(-i\omega_1 \operatorname{ctg} \alpha). \quad (2.13'')$$

Доказательство. Для доказательства мы будем опираться на следующую известную теорему Палей и Винера, [5] утверждающую, что класс функций $H_2^{(+)}$ совпадает с классом функций, представимых в виде

$$\Psi(\lambda) = \lim_{x \to +\infty} \int_{-1}^{0} \varphi(x) e^{i\lambda x} dx, \quad \lim > 0$$

12

$$\varphi(x) \in L_{\frac{n}{2}}(-\infty, 0).$$

а) Из определения (2.11) функции $\Phi_1^*(\lambda)$ видно, что если сtg $\alpha = 0$, то $\Phi_1^*(\lambda) = \Phi_1(\lambda) \in H_2^{(+)}$, и если сtg $\alpha < 0$, то функция $\Phi_1^*(\lambda)$ голоморфна в верхней полуплоскости lm $\lambda > 0$ и $|\Phi_1^*(\lambda)| < L_1 |\Phi_1(\lambda)|$, $(lm\lambda > 0)$, гле L_1 — постоянная, не зависящая от λ . Поэтому и при сtg $\alpha < 0$, $\Phi_1^*(\lambda) \in H_2^{(+)}$. Отсюда по указанной выше теореме Палей и Винера будем иметь

$$\lim_{\sigma \to +\infty} \int_{-\pi}^{\pi} \Phi_1^{*}(\lambda) e^{i\lambda x} d\lambda = 0$$
 при $x > 0,$

что эквивалентно формуле (2.12').

Аналогично при сtg $\alpha = 0$, $\Phi_2^*(\lambda) = \Phi_2(\lambda) \in H_2^{(-)}$, а если сtg $\alpha < 0$, то функция $\Phi_2^*(\lambda)$ голоморфия в нижней полунлоскости Im $\lambda < 0$ и $|\Phi_2^*(\lambda)| \leq L_2 |\Phi_2(\lambda)|$, (Im $\lambda < 0$), где L_4 постоянная, не зависящая от λ . Поэтому и при сtg $\alpha < 0$, $\Phi_2^*(\lambda) \in H_2^{(-)}$ и по той же теореме Палей и Винера получим

$$\lim_{a \to +\infty} \int_{-a}^{a} \Phi_{\mathbf{2}}^{*}(\lambda) e^{-ix\lambda} d\lambda = 0, \qquad x > 0,$$

что эквивалентно формуле (2.12").

б) Пусть ctg $\alpha > 0$, тогда функция $\Phi_1^*(\lambda)$ голоморфна в полуплоскости lm $\lambda > 0$ кроме точки $\lambda = i\omega_2 \operatorname{ctg} \alpha$, где она имеет простой полюс с главной частью

$$\frac{2i\sqrt{1+a_0^2}\operatorname{ctg} \alpha \Phi_1\left(i\omega_2\operatorname{ctg} \alpha\right)}{\lambda-i\omega_2\operatorname{ctg} \alpha}$$

Составим функцию

$$\Psi_{1}(\bar{\lambda}) = \Phi_{1}^{\sharp}(\bar{\lambda}) - \frac{2i\sqrt{1+a_{0}^{2}}\operatorname{ctg}\alpha\Phi_{1}\left(i\omega_{2}\operatorname{ctg}\alpha\right)}{\bar{\lambda} - i\omega_{2}\operatorname{ctg}\alpha}$$
(2.14)

которая голоморфиа при Im $\lambda > 0$ и, как нетрудно убедиться, принадлежит классу $H_2^{(+)}$. Поэтому по теореме Палей и Винера

$$\lim_{\sigma \to +\infty} \int_{\sigma}^{\sigma} \Psi_1(\lambda) e^{ix\lambda} d\lambda = 0, \qquad x > 0, \qquad (2.15)$$

т. е.

$$\lim_{s \to +\infty} \iint_{-s} \Psi_1(\lambda) e^{i\omega_1 x \lambda} d\lambda = 0, \quad x > 0.$$
(2.15')

гле

Но $\Phi_1^*(\lambda) \in L_2(-\infty, +\infty)$, следовательно по (2.14) и (2.15'), при x > 0

$$\lim_{a \to +\infty} \int_{-1}^{a} \Phi_{1}^{*}(\lambda) e^{i\omega_{1}x\lambda} d\lambda =$$

$$2i \sqrt{1+a_{0}^{2}} \operatorname{ctg} \alpha \Phi_{1} (i\omega_{2} \operatorname{ctg} \alpha) \int_{-\infty}^{+\infty} \frac{e^{i\omega_{1}x\lambda}}{\lambda - i\omega_{2} \operatorname{ctg} \alpha} d\lambda. \qquad (2.15'')$$

Заметив теперь, что при ctg a >0

$$\int_{-\infty}^{\infty} \frac{e^{i\omega_{1}x\lambda}}{\lambda - i\omega_{2}\operatorname{ctg}\alpha} d\lambda = 2\pi i e^{-x\operatorname{ctg}\alpha}, \quad x > 0,$$

из (2.15") получим формулу (2.13').

Аналогично, при сtg $\alpha > 0$, функция $\Phi_2(\lambda)$ голоморфна при $lm\lambda < < 0$, кроме точки $\lambda = -i\omega_1 \operatorname{ctg} \alpha$, где она имеет простой полюс с главной частью

$$\frac{-2i\sqrt{1+a_0^2}\operatorname{ctg} \alpha \, \Phi_{\mathfrak{a}}(-i\omega_1 \operatorname{ctg} \alpha)}{\lambda+i\omega_1 \operatorname{ctg} \alpha}$$

Обозначая

$$\Psi_{\mathfrak{a}}(\lambda) = \Phi_{\mathfrak{a}}^{*}(\lambda) + \frac{2i\sqrt{1+a_{\mathfrak{a}}^{2}\operatorname{ctg}\mathfrak{a}}\Phi_{\mathfrak{a}}(-i\omega_{\mathfrak{a}}\operatorname{ctg}\mathfrak{a})}{\lambda + i\omega_{\mathfrak{a}}\operatorname{ctg}\mathfrak{a}},$$

получим функцию $\Psi_2(\lambda) \in H_2^{(-)}$. Следовательно по теореме Палей и Винера

$$\lim_{\alpha \to +\infty} \int_{-\alpha}^{\alpha} \Psi_2(\lambda) e^{-i\omega_x x \lambda} d\lambda = 0, \quad x > 0.$$
(2.16)

Заметив, что $\Phi_2^*(\lambda) \in L_2(-\infty, +\infty)$, из (2.16) получим, при x > 0

$$\lim_{n\to+\infty}\int_{-\infty}^{\pi}\Phi_{2}^{*}(\lambda)\,e^{-im_{p}x\lambda}\,d\lambda=$$

$$= -2i\sqrt{1+a_0^2}\operatorname{ctg} \alpha \,\Phi_2\left(-i\omega_1\operatorname{ctg} \alpha\right) \int\limits_{-\infty}^{+\infty} \frac{e^{-i\omega_0\sqrt{\lambda}}}{\lambda+i\omega_1\operatorname{ctg} \alpha} \,d\lambda. \tag{2.17}$$

Ho npu ctga>0

$$\int_{-\infty}^{+\infty} \frac{e^{-i\omega_{p}x\lambda}}{\lambda + i\omega_{1}\operatorname{ctg} \alpha} \, d\lambda = -2\pi i e^{-x\operatorname{ctg} \alpha},$$

поэтому из (2.17) следует формула (2.13").

2°. Докажем теперь вторую основную теорему этой работы, представлялющую собой перенесение результата теоремы 1 на пространство функций $L_2(0, +\infty)$.

Теорема 2. Если f(x)—произвольная функция из класса $L_2(0, +\infty)$, то существует функция $F(\lambda) \in L_2^{(0)}(-\infty, +\infty)$ такая, что интегралы

$$F(\lambda,z) = \int_{0}^{z} f(t) \Psi(t,\lambda) dt \qquad (2.18)$$

сходятся к F (л) в смысле

$$\lim_{\sigma \to +\infty} \int_{-\infty}^{+\infty} |F(\bar{\lambda}) - P(\bar{\lambda}, \sigma)|^2 |\Omega(\bar{\lambda})| d\bar{\lambda} = 0.$$
(2.19)

a) *∏pu* ctg a≤0

$$f(x) = \frac{1}{\pi \sqrt{1 + a_0^2}} \lim_{\alpha \to +\infty} \int_{-\pi}^{\pi} \frac{F(\lambda) \Phi(x, \lambda) \lambda^2 d\lambda}{\lambda^2 \sin^2 \alpha + \cos^2 \alpha + i a_0 \lambda \sin 2\alpha}$$

6) IIpu ctga>0

$$f(x) = \frac{1}{\pi \sqrt{1+a_0^2}} \lim_{\alpha \to +\infty} \int_{-\alpha}^{\infty} \frac{F(\lambda) \Phi(x, \lambda) \lambda^2 d\lambda}{\lambda^2 \sin^2 \alpha + \cos^2 \alpha + ia_0 \lambda \sin 2\alpha} -$$

$$\frac{\operatorname{ctg}\mathfrak{a}}{\sin\mathfrak{a}}\frac{\sqrt{1+a_0^2}}{\sqrt{1+a_0^2}}\left|\omega_1^2F\left(-i\omega_1\operatorname{ctg}\mathfrak{a}\right)+\omega_2^2F\left(i\omega_2\operatorname{ctg}\mathfrak{a}\right)\right|e^{-x\operatorname{ctg}\mathfrak{a}}.$$
 (2.20')

Доказательство. Первая часть утверждения теоремы была доказана выше (лемма 2). Дальше мы будем опираться на следующие формулы, которые следуют из (2.5) и (2.6) согласно теореме Планшереля.

$$f(x) = \lim_{\pi \to +\infty} \frac{\omega_2}{2\pi} \int_{-\pi}^{\pi} \Phi_1(\lambda) e^{-i\omega_2 \kappa \lambda} d\lambda, \quad \text{Ha} \ (0, +\infty), \tag{2.21'}$$

$$f(x) = \lim_{\bullet \to +\infty} \frac{\omega_1}{2\pi} \int_{-\sigma}^{\cdot} \Phi_2(\lambda) e^{i\omega_1 x \lambda} d\lambda, \quad \text{Ha} \ (0, +\infty). \tag{2.21''}$$

а) Пусть сіда ≤ 0, тогда на (2.11), (3.12′) н (2.12″) имеем:

$$\lim_{n\to+\infty} \int \Phi_{\mathbf{I}}(\lambda) \frac{\lambda \sin \alpha + i\omega_1 \cos \alpha}{\lambda \sin \alpha - i\omega_2 \cos \alpha} e^{i\omega_1 \pi \lambda} d\lambda = 0, \quad \text{Ha} \quad (0, +\infty), \qquad (2.22')$$

$$\lim_{\alpha\to+\infty} \int \Phi_2(\lambda) \frac{\lambda \sin \alpha - i\omega_2 \cos \alpha}{\lambda \sin \alpha + i\omega_1 \cos \alpha} e^{-i\omega_2 \alpha \lambda} d\lambda = 0, \quad \text{Ha} \quad (0, +\infty). \quad (2.22'')$$

Умножим (2.21') на $\pi \omega_1^2$, а (2.12') на $\frac{\omega_2}{2}$ и результаты сложим. Тогда но (2.1) будем иметь М. М. Джрбашян

$$\pi \omega_{\mathbf{I}}^2 f(x) = \lim_{\mathfrak{a} \to +\infty} \int_{-\mathfrak{I}}^{\mathfrak{a}} \Phi_{\mathbf{I}}(\lambda) \frac{\lambda \Phi(x,\lambda)}{\lambda \sin \mathfrak{a} - i \omega_2 \cos \mathfrak{a}} d\lambda, \quad \text{Ha} \quad (0, +\infty). \tag{2.23'}$$

Аналогично умножая (2.21") на тод, а (2.12") на $\frac{\omega_1}{2}$, в силу (2.1) получим

$$\pi \omega_2^2 f(x) = \lim_{\alpha \to -\infty} \int_{-\pi}^{\pi} \Phi_2(\lambda) \frac{\lambda \Phi(x, \lambda)}{\lambda \sin \alpha + i \omega_1 \cos \alpha} d\lambda, \quad \text{ha} \quad (0, +\infty). \quad (2.23'')$$

Далее, заметим, что в силу (2.9) и (1.9)

$$F(\lambda) \Omega(\lambda) = \frac{\omega_1}{2} \Phi_2(\lambda) \frac{\lambda}{\lambda \sin \alpha + i \omega_1 \cos \alpha} + \frac{\omega_2}{2} \Phi_1(\lambda) \frac{\lambda}{\lambda \sin \alpha - i \omega_2 \cos \alpha}.$$
(2.24)

 \mathbb{N} множая (2.23') на $\frac{\omega_2}{2}$, а (2.23'') на $\frac{\omega_1}{2}$ н складывая, из (2.24) найдем

$$\frac{\pi}{2} \left(\mathbf{w}_{1} + \mathbf{w}_{2} \right) f(x) = \lim_{a \to +\infty} \int_{-a}^{a} F(\lambda) \Phi(x, \lambda) \Omega(\lambda) d\lambda, \quad \text{Ha} \quad (0, +\infty),$$

т. е. — формулу (2.20) теоремы.

б) Пусть ctg a >0, тогда из (2.11) и (2.13'), (2.13") имеем формулу

$$\lim_{n\to+\infty} \int_{-1}^{\pi} \Phi_1(\lambda) \frac{\lambda \sin \alpha + i\omega_1 \cos \alpha}{\lambda \sin \alpha - i\omega_2 \cos \alpha} e^{i\omega_1 x \lambda} d\lambda =$$

$$= -4\pi \sqrt[3]{1+a_0^2} \operatorname{ctg} \alpha e^{-x\operatorname{ctg} \alpha} \Phi_1(i\omega_2\operatorname{ctg} \alpha), \quad \text{Ha} \quad (0, +\infty), \qquad (2.25')$$

$$\lim_{z \to +\infty} \int_{-\pi}^{\infty} \Phi_{2}(\lambda) \frac{\lambda \sin \alpha - i\omega_{2} \cos \alpha}{\lambda \sin \alpha + i\omega_{1} \cos \alpha} e^{-i\omega_{0} x \lambda} d\lambda = -4\pi \sqrt{1 + a_{0}^{2}} \operatorname{ctg} \alpha e^{-x \operatorname{ctg} \alpha} \Phi_{2}(-i\omega_{1} \operatorname{ctg} \alpha).$$
(2.25")

Умножая (2.21) на $\pi \omega_1^2$, а (2.13') на $\frac{\omega_2}{2}$, согласно (2.1) получим

$$\pi \omega_{1}^{2} f(x) = \lim_{\substack{\lambda \to +\infty \\ a \to +\infty \end{bmatrix}} \int_{-1}^{a} \Phi_{1}(\lambda) \frac{\lambda \Phi(x, \lambda)}{\lambda \sin \alpha - i \omega_{1} \cos \alpha} d\lambda +$$

 $+2\pi\omega_{2}\sqrt{1+a_{0}^{2}}\operatorname{ctg}\mathfrak{a}e^{-x\operatorname{ctg}\mathfrak{a}}\Phi_{1}(+i\omega_{2}\operatorname{ctg}\mathfrak{a}),$ Ha $(0,+\infty).$ (2.26')

Аналогично умножая (2.12") на $\pi \omega_2^2$, а (2.13") на $\frac{\omega_1}{2}$, по (2.1) будем иметь

$$\pi \omega_2^2 f(x) = \lim_{\alpha \to +\infty} \int_{a}^{b} \Phi_2(\lambda) \frac{\lambda \Phi(x, \lambda)}{\lambda \sin \alpha + i \omega_1 \cos \alpha} d\lambda +$$

 $+2\pi\omega_1 \sqrt{1+a_0^2} \operatorname{ctg} \alpha e^{-x\operatorname{ctg} \alpha} \Phi_2 (-i\omega_1 \operatorname{ctg} \alpha),$ na (0, +∞). (2.26")

Наконец, умножая (2.26') на $\frac{\varpi_2}{2},$
а(2.26'') на $\frac{\varpi_1}{2},$ на основания (2.24) получим формулу

$$\frac{\pi}{2} \left(\omega_1 + \omega_2 \right) f(x) = \lim_{\substack{a \to +\infty \\ -x}} \int_{-x}^{\infty} F(\lambda) \Phi(x, \lambda) \Omega(\lambda) d\lambda + \frac{\pi}{2} \int_{-x}^{\infty} \int_{-x}^{\infty} F(\lambda) \Phi(x, \lambda) \Omega(\lambda) d\lambda + \frac{\pi}{2} \int_{-x}^{\infty} \int_{-x}^{\infty} F(\lambda) \Phi(x, \lambda) \Omega(\lambda) d\lambda + \frac{\pi}{2} \int_{-x}^{\infty} \int_{-x}^{\infty} \int_{-x}^{\infty} F(\lambda) \Phi(x, \lambda) \Omega(\lambda) d\lambda + \frac{\pi}{2} \int_{-x}^{\infty} \int_{-x}^{\infty}$$

$$+\pi\sqrt{1+a_0^2} e^{-x\operatorname{ctg} \mathbf{a}}\operatorname{ctg} \mathbf{a} \left(\omega_2^2 \Phi_1 \left(i\omega_2 \operatorname{ctg} \mathbf{a}\right) + \omega_1^2 \Phi_2 \left(-i\omega_1 \operatorname{ctg} \mathbf{a}\right)\right) \quad \text{Ha} \quad (0, +\infty).$$

$$(2.27)$$

Но согласно (2.5), (2.6) и (1.24)

$$\Phi_1(i\omega_2 \operatorname{ctg} \alpha) = \frac{1}{\sqrt{1+a_0^2} \sin \alpha} F(i\omega_2 \operatorname{ctg} \alpha), \qquad (2.28)$$

$$\Phi_2(-i\omega_1\operatorname{ctg}\alpha) = \frac{1}{\sqrt{1+a_0^2}\sin\alpha}F(-i\omega_1\operatorname{ctg}\alpha),$$

поэтому из (2.27) и (2.28) следует формула (2.20') теоремы.

В заключение отметим, что аналогичные теоремы можно доказать и в случае, когда ядро преобразования порождается несамосопряженным дифференциальным уравнением вида

$$y'' + (ai\lambda + b) y' + (\lambda^2 + ci\lambda + d) y = 0.$$

где a, b, c, d — вещественные постоянные.

Институт математики и механики АН Армянской ССР

Поступило 24 IV 1957

U. U. Sppmying

ՄԻ ԻՆՏԵԳՐԱԼ ՁԵՎԱՓՈԽՈՒԹՅԱՆ ՄԱՍԻՆ

ԱՄՓՈՓՈՒՄ

2mjmuh & [1], op

$$y'' + \lambda^2 y = 0$$

Sudmomby and Incourd

2 Известия АН, серия физ,-мат. наук. № 4

$$\mathbf{y}'(0) = \mathbf{\theta}\mathbf{y}(0), \quad (\mathrm{Im}\mathbf{\theta} = 0)$$

եզրային պայմանի դեպքում, ճանդիսանում է Ֆուրյնյի ձևափոխության կորից։

Այս աշխատության մեջ ճետազոտվում են այն ինտեգրալ ձևափոխությունները, որոնը ծագում են

$$y'' - i2a_0\lambda y' + \lambda^2 y = 0, \quad (a_0 > 0)$$

as hupuminulmined aphhaphuphup imdunumpumu perdaed hy,

$$y(0)\cos\alpha + y'(0)\sin\alpha = 0$$

եղրային պայմանի դեպքում, որտեղ х— կամայական իրական պարամետր է, Ապացուցվում է, որ եթե $\Phi(x, \lambda)$ վերուիշյալ խնդրի լուծունն է, ապա հետփոխելով $f(x) \in L_1(0, +\infty)$ կամ $L_2(0, \infty)$ ֆունկցիան $e^{-i2a_i\lambda x} \Phi(x, \lambda)$ կորիզի օգնությամբ, կարելի է ծետփոխության շրջունն իրականացնել $\Phi(x, \lambda)$ կորիզի օգնությամբ։ Այդպիսով ստացված արզյունքները չավանաբար ճանդիսանում են $a_0 = 0$ դեպքի չամար չայտնի կլասիկ արդյունքի ամենաբնական բնդչանբացումը։

ЛИТЕРАТУРА

 Неймарк М. А. Линейные дифференциальные операторы, М., 1954 (стр. 220-221).

 Тамархин Я. Д. а) О некоторых общих задачах теории обыкновенных дифференциальных уравнений, Петроград, 1917. 6) Some general problems of the theory of ordinary linear differential equations and expansion of an arbitrary function in series of fundamental functions, Math. Zeitscher. 27 (1927), 1-54.

 Келдыш М. В. О собственных значениях и собственных функциях некоторых классов несамосопряженных уравнений, ДАН СССР, 87 (1957), 11—14.

 Арутюнян Н. Х., Джрбашян М. М., Александрян Р. А. Об одном методе решения гиперболического уравнения, содержащего смешанную производную: Изв. АН Армянской ССР, серия физ,-мат. наук, Х, № 1 (1957).

 Paley R. and Wiener N. Fourier transforms in the complex domain. New York, 1934, p. 8.

24344446 000 ФРОПРОВЕР ЦАЦАВОРИЗЬ СВОВАЦАРР ИЗВЕСТИЯ АКАДЕМИИ НАУК АРМЯНСКОЙ ССР

Зрафия-миримин, арминираниет X, No 4, 1957 Физико-математические науки

теория упругости

М. Р. Фельдман

Устойчивость стержней переменного сечения*

(Днепропетровск)

В статье рассматривается задача об устойчивости ступенчатого стержня с изменяющейся скачкообразно по длине стержня силой сжатия.

В общем случае невозможно найти решение соответствующего дифференциального уравнения при заданных граничных условиях в замкнутой форме, вследствие чего приходится обращаться к приближенным методам [1].

А. Н. Динник в работе [2] по этому вопросу пишет, что для получения результатов, пригодных для приложений в одном только случае, потребовалось вычислить 60 корней. Как он справедливо указывает все это требует большой затраты труда и времени.

Решение задач по устойчивости и колебаниям стержневых систем и пластии можно получить более простым путем, если воспользоваться синтезом методов Бубнова—Галеркина и конечных разностей [3].

Этот же метод может быть применен к решению задач прочности. Так, многие задачи строительной механики корабля, например, определение реакций киль-блоков при постановке корабля в док на килев,ю дорожку, расчет плоских перекрытий, опирающихся на непрямоугольный контур и т. п., приводят к задаче о расчете балки переменного сечения, лежащей на упругом основании переменной жесткости.

Коэффициенты I(x) и K(x) уравнения

$$\frac{d^2}{dx^2} \left[EI(x) \frac{d^2 y}{dx^2} \right] + K(x) y = q(x)$$
(1)

гле К(х)-жесткость упругого основания.

q (x)-интенсивность внешней нагрузки, действующей на балку,

I(x) — момент инерции площади поперечного сечения балки, обычно находятся эмпирическим путем и задаются в виде таблиц или графиков.

* Рассмотренные здесь вопросы являются частью работы, доложенной автором 23 декабря 1954 года на совещании по теории упругости, теории пластичности и теоретическим вопросам строительной механики при Институте механики Академии ваук СССР. При интегрировании уравнения (1) одним из известных приближеннных методов нужно сначала путем применения той или иной интерполяционной формулы представить значения I(x) и K(x) в аналитической форме. В рекомендуемом методе не требуется обязательно знать значения I(x) и K(x) в аналитической форме, так как в этом случае достаточно знать значения этих коэффициентов лишь в отдельных точках.

§ 1. Метод решения-

Рассмотрим конечно-разностное уравнение порядка 2 р при заданных граничных условиях,

неоднородное

$$\sum_{i=-p}^{p} a_{i,i+z} Y_{i+z} = V_i, \qquad (i = 0, 1, 2 \cdots n)$$
(2)

или однородное

$$\sum_{i=-p}^{r} a_{i,i+z} Y_{i+z} = \lambda Y_i; \quad (i = 0, \ 1, \ 2 \cdots n)$$
(3)

где Y — значение неизвестной функции в точке i.

 а_i и V_i — переменные коэффициенты, определяемые конкретными условиями задачи, λ — неизвестный параметр.

Приближенное решение этих уравнений ищем в виде

$$Y_n = \sum_{k=1}^{\prime} b_k \varphi_k \left(x \right) \tag{4}$$

где b_k — неизвестные постоянные, $\varphi_k(x)$ — фундаментальные функции, удовлетворяющие всем граничным условиям задачи.

Вместо искомой функции в заданное уравнение подставим приближенное значение в форме (4). Умножим результат подстановки последовательно на все $\varphi_k(x)$, суммируем в заданном интервале и результат приравняем нулю. Для однородного уравнения получим следующую систему однородных линейных уравнений:

$$\sum_{k=1}^{n} b_k \left\{ \sum_{z=-p}^{p} \left[a_{i,i+z} \varphi_k(x) - \lambda \varphi_k(x) \right] \varphi_n(x) \right\} = 0$$
(5)

 $k=1, 2 \cdots n$

При решении неоднородной задачи находим значения неизвестных параметров b_k . При решении однородной задачи, чтобы удовлетворить этой системе уравнений, не полагая все $b_k = 0$, нужно приравнять нулю опеределитель полученной системы уравнений. Наименьший вещественный корень этого определителя и будет первым собственным значением задачи. Очевидно, что порядок определителя зависит не от числа точек деления витервала, а от числа коэффициентов входящих в сумму (4). Порядок решения остается тот же при решении системы совместных конечно-разностных уравнений.

Сходимость процесса будет обеспечена во всех тех случаях, когда сходится процесс Бубнова-Галеркина [4].

С целью иллюстрации метода и получения представления о степени точности, рас смотрим ступенчатый шарнирно опертый стержень, подверженный действню сжимающих



сил P₁, приложенных на концах, и сил P₂-в промежуточном поперечном сечении C и на левом конце (фиг. 1).

§ 2. Устойчивость ступенчатого стержня

Задача об устойчивости двухступенчатого стержня была исследована Ф. С. Ясинским. Однако, им приведены численные значения моэффициентов длины только для случая $l_1 = l_2$ [5]

Случай $l_1 \neq l_2$ представляет определенный практический интерес, например, при проектировании колони промышленных зданий.

Вначале рассмотрим стержень, состоящий из двух призматических частей AC и CB с общей осью, но различными моментами инерции сечений I_1 и I_2 (фиг. 1). Пусть отношение длин участков не равно единице. Ось ox направим вдоль оси стержня слева направо, начало коордвнат поместим в центре тяжести левого концевого сечения, а ось оу проведем в плоскости изгиба, нормально к оси ox.

Примем, что P₁ и P₂ находятся в некотором постоянном, наперед заданном отношении и при постепенном возрастании они достигают таких значений, что становится возможной искривленная форма первоначально прямолинейного стержня.

Конечно-разностные уравнения соответственно на участках l₁ и l₂ стержня будут:

$$\Delta^{2} [EI(x) \Delta^{2} y]_{i} = -\frac{P_{1}l^{2}}{n^{2}} \Delta^{2} y_{i};$$

$$^{2} [EI(x) \Delta^{2} y]_{i} = -\frac{(P_{1} + P_{2}) l_{2}}{n^{2}} \Delta^{2} y_{i},$$
(6)

где і-номер точки деления.

Длина стржня l, свободно опертого на жесткие опоры, разделена на n равных частей длины $\Delta x = \frac{l}{n}$. Точки деления пронумерованы от 0 до n, номер 0 соответствует точке x = 0, а номер n точке x = l. Значение момента инерции в сечении с номером і обозначим через I_i.

Введем обозначения:

$$I(x) = I_1 f(x); \quad \Delta^2 y = z; \quad m = \frac{P_1 + P_2}{P_1};$$
(7)

$$F(x) = F_1 \psi(x); \quad \frac{P_1 l^2}{E I_1} = \lambda; \quad n_1 = \frac{I_2}{I_1}$$

где I_1 и F_1 —соответственно значения момента инерции и площади поперечного сечения в правом опорном сечении, f(x) и $\psi(x)$ —соответственно функции, описывающие закон изменения момента инерции и площади поперечного сечения вдоль оси стержня. Пользуясь обозначениями (7), придадим уравнениям (6) вид:

$$n^2\Delta^2[f(x)z]_i = -\lambda z_i$$

(8)

$$n^2 \Delta^2 [f(x)z]_i = -\lambda \frac{m}{n_1} z_i$$

Критическую нагрузку представим в следующей форме:

$$P_{hu} = \frac{\pi^2 E I_{min}}{l_{np}^2} \tag{9}$$

где $I_{min} = I_1$; $l_{np} = l\alpha$; α -коэффициент, зависящий от способа загружения и закрепления концов сжимаемого стержия.

Из формулы (9) видно, что задача сводится к нахождению значений а для различных соотношений *m* н *n*₁.

Принимая $\lambda \frac{m}{n_1} = \frac{\pi^2}{a^2}$, окончательно получим $(P_1 + P_2)_{k\rho} = \frac{\pi^2 E I_1}{I_{em}^2}$. (10)

Задаваясь различными отношеннями
$$\frac{I_2}{I_1}$$
, $\frac{I_2}{I_1}$ и $\frac{P_2}{P_1}$ можно полу-

С достаточной для практики точностью решение задачи может быть получено, если ограничиться удержанием одного члена ряда (4), а именно:

$$y_i = b \sin \pi \eta_i \tag{11}$$

где $\eta_l = \frac{x_l}{l}$.

Пользуясь равенством (11) вычислим значения функции y_i в точках ($i = 0, 1, 2 \cdots n$), соответствующие вершинам ломаной оси стержня в момент потери устойчивости и подставим в систему уравнений (8). Стержень разобьем на 10 частей.

Приведем вычисления для случая, для которого имеется точное решение Ф. С. Ясинского, а именно:

$$l_1 = l_2; \quad m = \frac{P_1 + P_2}{P_1} = 1,0 \qquad n_1 = \frac{l_2}{l_1} = 2,0.$$

Выполняя действия в соответствии с [5], после подстановки числовых значений получим $\lambda = 13.05$.

Так как

Kak
$$\frac{n}{\alpha^2} = \lambda \frac{m}{n_1}$$
 to $\alpha = \frac{\pi}{\sqrt{\lambda \frac{m}{n_1}}} = 1.23$.

По Ф. С. Ясинскому z = 1,24.

Такое же небольщое расхождение получается и-для других значений коэффициентов *m* и *n*₁ рассматриваемого случая, в чем можно убедиться сравнением значений коэффициента α, вычисленных по изложенному методу и приведенных в графике 3, со значениями коэффициента 2, найденными точным методом Φ. С. Ясинским.

Значения коэффициентов длины $l_{np}: l = \alpha$ для случаев $l_2: l = 0, 2;$ 0,4; 0,6 сведены в таблицы 1, 2, 4 и 5 и графики 2, 3 и 4.

эначения ж.	вычисленные	для /2 = 0,21
-------------	-------------	---------------

Таблица 1

<i>n</i> ₁	1,0	1,25	1,50	1,75	2,00	3,00
1,00	1,004	0,995	0,831	0.777	0 799	0.610
1,25	1,118	1,004	0.922	0.858	0 807	0 673
1,50	1,220	1,095	1.004	0.935	0.878	0.790
1,75	1,313	1,179	1,081	1.004	0 943	0 789
2,00	1,402	1,259	1,152	1.071	1.004	0.831
2.25	1,485	1,333	1,220	1 132	1 063	0.878
2,50	1,563	1,402	1,282	1,190	1.117	0,070
2,75	1,636	1,472	1,343	1.249	1.168	0.964
3,00	1,707	1,533	1,402	1,301	1,219	1,004

Значения з, вычисленные для le = 0,41

<i>m</i> <i>n</i> ₁	1,0	1,25	1,50	1,75	2,00	3,00
1,00	1,004	0,933	0,881	0,843	0.813	0.738
1,25	1,087	1,004	0,945	0,900	0,865	0.777
1,50	1,164	1,072	1,004	0,955	0,914	0.813
1,75	1,243	1,135	1,060	1,004	0.960	0.848
2,00	1,306	1,195	1,114	1,047	1.004	0,882
2,25	1,372	1,252	1,166	1.099	1.047	0.914
2,50	1,435	1,306	1,213	1,143	1.087	0.945
2,75	1,493	1,358	1,261	1,186	1.126	0.976
3,00	1,552	1,409	1,306	1,227	1,166	1,004

Таблица 2

	Значения я, вычисленные ls ~ 0,61							
<i>m</i> <i>n</i> ₁	1,0	1,25	1,50	1,75	2,00	3,00		
1,00	1,004	0,973	0,952	0,936	0,924	0,895		
1,25	1,043	1,604	0,979	0,959	0,944	0,909		
1,50	1,080	1,035	1,004	0,982	0,965	0,924		
1,75	1,116	1,065	1,030	1,001	0,985	0,937		
2,00	1,149	1,094	1,055	1,027	1,004	/ 0,952		
2,25	1,183	1,122	1,080	1,048	1,024	0,965		
2,50	1,215-	1,149	1,104	1,069	1,043	0,979		
2,75	1,247	1,177	1,127	1,090	1,061	0,991		
3,00	1,278	1,203	1,149	1,110	1,080	1,001		

Рассмотрим устойчивость трехступенчатого (фиг. 5) и пятиступенчатого (фиг. 6) стержней с общими осями и участками разной длины-

Критическое значение продольной сжимающей силы определяем по обычной формуле

$$P_{kp} = K \frac{EI}{l^2} ,$$

где K — коэффициент устойчивости,

I - момент инерции в фиксированном сечении.

Залача сводится к вычислению коэффициентов устойчивости в зависимости от изменения отношений длин и моментов инерции на отдельных участках стержия. А. Н. Динник рассмотрел [2] только симметричные трехступенчатые стержии и в частности для случая

$$\lambda/l = 0,2; \ l/l_0 = 0,8$$
 H $l_1/l_2 = 1$

получил значение К = 8,86. Нами же для этого случая получено K = 8,54.

Следуя методике изложенной выше, найдены величины коэффициентов устойчивости при различных отношениях моментов инерция J/J_0 и соотношений между длинами участков λ/l .

В таблицах 4 и 5 приведены коэффициенты устойчивости К для трехступенчатого стержня, в таблице 6 для пятиступенчатого стержня.

Таблица 4					$\lambda/t = 0.2$
l1:l2 1:l0	0	:	2:5	3:5	1:0
0,1	1,06	1,24	1,35	1,50	1,55
0,2	2,10	2,31	2,59	2,83	2,92
0,4	4,11	4.42	4,79	5,09	5,20
0,6	6,18	6,47	6,69	6,94	7,03
0,8	7,96	8,14	8,34	8,48	8,54

М. Р. Фельдман

Устойчивость стержней переменного сечения



Фиг. 2.

Таблица	$\lambda/l = 0.4$			
	0	1:5	1:2	1:1
0,1	1,41	1,76	2,16	2,37
0,2	2,69	3,23	3,81	4,09
0,4	4,91	5,55	6,15	6,43
0,6	6,79	7,31	7,74	7,95
0,8	8,40	8,68	8,87	9,00

М. Р. Фельдмая



	1.00		
1.	10.7	 1.00	
1.11		 111	

11:12:10		: l2: l3	1:1:1	1:2:2	2:1:2	2:2:1	3:1:1
0,2	0,4	1,0	7,22	5,96	5,03	4,34	3,68
0,2	0,6	1,0	7,96	7,22	5,74	5,36	4,40
0,4	0,6	1,0	8,52	7,62	7,04	6,39	5,39
0,4	0,8	1,0	9,02	8,59	7,71	7,45	6,52

С равным успехом можно определить значения коэффициентов устойчивости для многоступенчатого стержня, при этом вычисления почти не усложняются.

§ 3 Пример

Стержень длиной *l* = 5,00 *м* состоит из двух двугавров № 12, поставленных так, как показано на фиг. 7.

Момент инерции поперечного сечения равен

Устойчивость стержней переменного сечения





В случае опертых концов Эйлерова критическая сила P = 46540 кг. Требуется, путем наложения двух листов, усилить стержень так.



чтобы критическая сила возросла в полтора раза.

Необходимо определить усиленной длину А части стержня.

Момент инсрции добавочных листов, шириной 15 см и толщиной 1 см, относительно



27

оси t-t равен 562 см⁴. В результате усиления стержень будет иметь в крайних частях момент инерции I = 581,8 см⁴, в средней части $I_0 = 1143,8$ см⁴.

Отношение моментов инерции $\frac{I}{I_0} = -\frac{581,8}{1143,8} = 0,51.$

Определяем искомый коэффициент устойчивости:

$$K = \frac{Pl^3}{El_0} = \frac{69800 \cdot 500}{2 \cdot 10^6 \cdot 1143.8} = 7.6.$$

Пользуясь таблицей (5), находим по $l/l_0 = 0.51$ и K = 7.6 соответствующее отношение $\lambda/l = 0.4$.

Таким образом стержень надо усилить в средней части на длину $\lambda = 0.4I = 2$ м.

Диспроистроиский инженерно-строительный институт

Поступило 2 XI 197

Մ. Ռ. Ֆելդման

ՓՈՓՈԽԱԿԱՆ ZUSՎԱԾՔ ՈՒՆԵՑՈՂ ՁՈՂԵՐԻ ԿԱՅՈՒՆՈՒԹՅՈՒՆԸ

. Ա. Մ. Փ. Ո. Փ. Ո. Ի. Մ.

Հոդվածում շարադրվում է առախճանավոր ձողի կալանավելան ինգիր նհրի լուծման մոտավոր հղանակ, հրր ռհղմող ուժը ըստ ձողի հրկարակվան փոփոխվամ է խռիչքաձն։

Ցույց է արված մ'հենոդի կիրառումը պրակտիկ հետաջրջրունյուն ներ կայացնող որոշ ինդիրների համար։

երկարու խլան և կալունու խլան գործակիցների դանված արժեքները ամփոփված են աղլուսակներում և դրաֆիկներում։

ЛИТЕРАТУРА

1. Корноухов Н. В. Прочность и устойчивость стрежненых систем, 1949.

- 2. Динник А. Н. Продольный изгиб, 1939.
- Фельдман М. Р. О применении метода Галеркина к конечноразностным уганениям. Ниженерный сборшик Института механики Академии наук СССР, ток. П. вып. 1, 1943.
- 4. Михлин С. Г. Прямые методы в математической физике, 1950.
- 5. Ясинский Ф. С. Избранные работы по устойчивости сжатых стержией, 1952.

20.340.405 ООГ 9-РЯПРОЗПРОЗРЕДИЧЕНИЯ SEQUENCE ИЗВЕСТИЯ АКАДЕМИИ НАУК АРМЯНСКОЙ ССР

Зэдьца-Ларылам, артагрупьбыт X, № 4, 1957 Физико-математические науки

ФИЗИКА

Н. А. Корхмазян

Решение задачи о переходном излучении методом изображений

В работе В. Гинзбурга и И. Франка [1] проведен расчет интенсивности переходного излучения для случаев двух сред, характеризующихся некоторыми (вообще говоря комплексными) значениями диалектрических констант г, и г2.

В настоящей работе дано решение той же задачи значительно более простым и наглядным методом. При этом использовались метод поображений и теория излучения при столкновениях заряженных быстрых частиц.

Следует отметить, что в работе [1], тем-же самым методом изображений, получется формула для полной интенсивности в нерелятявистском случае (формула (1) работы [1]). Однако указанные авторы решают задачу в общем виде другим методом.

Рассмотрим быструю частицу с зарядом *e*, движущуюся, с постоянной скоростью, из вакуума в идеальный проводник перпендикулярно плоской границе раздела этих двух сред. заполняющих бесконечное подупространство. Эта частица будет индуцировать на поверхности идеального проводника заряды, поле которых в вакууме, согласно методу изображений, идентично полю частицы с зарядом—*e*, движущейся навстречу первоначальной частице с той же скоростью; при этом идеальный проводник заменяется вакуумом. Перемещение пзображения есть следствие фактического перераспределения индуцированных на поверхности идеального проводника зарядов. Излучение при переходе частицы с зарядом *e* из вакуума в металл может быть рассчитано как излучение при столкновении этой частицы и ее изображения.

Поскольку при переходном излучении существенно излучение с частотой порядка меньше 10¹³ герц, а время столкновения т порядка -

—. где и — порядок размеров атомов, то имеет место условие ∞τ≪1.

Это позволяет в дальнейшем использовать теорию излучения при столичовении заряженных частиц в форме, изложенной в [2].

Рассмотрим поле излучения в некоторой точке первой среды с координатой R_0^* (фиг. 1). Фурье-компонента магнитного поля в этой точке определится согласно формуле (68.8) [2] так:

$$\vec{H}_{\omega} = \frac{1}{2\pi c} \left[\left(\vec{A}_2 - \vec{A}_1 \right) \vec{n} \right], \tag{1}$$

где \vec{A}_1 — вектор-потенциял в точке наблюдения R_0 до столкновения частии, а \vec{A}_2 — вектор-потенциял поля в той же точке после столкновения, а $\vec{n} = \frac{\vec{R}_0}{R_0}$.

Величины \vec{A}_1 и \vec{A}_2 определяются как потенцилы Льенарь-Вихерта, созданные движущимися заряженной частицей и ее изображением. Потенциал, созданный частицей с зарядом *е*, движущейся со скоростью \vec{V} по направлению к идеальному проволнику, будет равен



потенциал же, созданный изображением, определится как

 $\overrightarrow{A}_{1}^{(l)} = \frac{e\overrightarrow{V}}{cR_{0}\left(1 - \frac{\overrightarrow{n}\overrightarrow{V}}{c}\right)};$

$$\vec{A}_{1}^{(2)} = \frac{e\vec{V}}{cR_{0}\left(1 + \frac{\vec{n}\cdot\vec{V}}{c}\right)}.$$

Следовательно, потенциал A₁ до столкновения есть:

$$\vec{A}_{1} = \vec{A}_{1}^{(0)} + \vec{A}_{1}^{(2)} =$$

$$= \frac{e\vec{V}}{cR_{0}} \left(\frac{1}{1 - \frac{V\cos\vartheta}{c}} + \frac{1}{1 + \frac{V\cos\vartheta}{c}} \right). \quad (2)$$

Потенциал \vec{A}_2 после столкновения частицы и ее изображения равен всюду нулю, в силу "аннигиляции" этих двух частиц. Физачески это означает. что после перехода частицы в идеальный проводник, ее заряд полностью экранируется. Подставляя значения потенциалов \vec{A}_1 и \vec{A}_2 в (1), а потом (1) в формулу для излучения при столкновении (66.9) [2]

* Начало отсчета координат помещено в точке столкновения частии.

Решение задачи о переходном излучении методом изображений

$$W_{w}(\vartheta) = \frac{dE_{ww}}{d\Omega d\omega} = c |\vec{H}_{w}|^{\frac{n}{2}} \cdot R_{\vartheta}^{2},$$

получаем окончательную формулу:

$$W_{m}(\vartheta) = \frac{e^{2}V^{2}}{\pi^{2}c^{3}} \frac{\sin^{2}\vartheta}{(1-\beta^{2}\cos^{2}\vartheta)^{2}}; \qquad \beta = \frac{V}{c}.$$
 (3)

Таково решение поставленной задачи в нанболее простом случае перехода заряженной частицы из вакуума в идеальный проводник. Этог случай нанболее ясно, иллюстрирует суть излагаемого метода и позволяет провести обобщение на случай перехода частицы из одной произвольной среды в некоторую другую.

Итак, рассмотрим теперь две среды, разделенные плоской поверхностью, заполняющие бесконечное полупространство и характериаующиеся лиэлектрическими постоянными ε_1 и ε_2 , которые могут быть, лообще говоря, комплексными. Частица с зарядом *е* пусть, как и ранее, движется с постоянной скоростью \vec{V} в направлении, перпендикулярном плоскости раздела. Поле в точке R_0 первой среды, до того как частица достигла границы раздела, складывается из поля, созданного непосредственно самим зарядом и, кроме того, поля отраженного от границы раздела двух рассматриваемых сред. Последнюю часть поля-

ножно представить как образованную неким "зеркальным" изображением нашей частицы, находящимся во второй среде,

авижущимся скоростью — Vпобладающим зарядом — ef, где f есть коэффициент отражения Френеля для воли, отраженных в первую среду. Заметим, что коэффициент f зависит от часпоты падающей волны, и тем самым величина заряда изобряжения также будет различна для разных частот; кроме того отметим, что, вводя в рассмотрение взображение, нужно, как всегда, заменить вещество второй среды веществом первой.



Таким образом, в полной аналогии с разобранным ранее случаем вакуум — идеальный проводник, потенциал $\vec{A_1}$ до столкновения частицы с ее изображением определится по формуле:

$$\vec{A}_{1} = \frac{e\vec{V}}{cR_{0}\left(1 - V\bar{\epsilon}_{1}\frac{\vec{n}_{1}\vec{V}}{c}\right)} + \frac{e\vec{V}f}{cR_{0}\left(1 + V\bar{\epsilon}_{1}\frac{\vec{n}_{1}\vec{V}}{c}\right)}$$
(4)

После столкновения, т. е. после проникновения нашей частицы во вторую среду, "анигилация", т. е. подная экранировка, в общем случае не имеет места.

Поле в первой среде, созданной частично заэкранированным зарядом, движущимся теперь во второй среде от границы раздела, получается в результате преломления поля частицы с зарядом *е* на границе двух сред. Поэтому мы можем записать \vec{A}_{\pm} в форме:

$$\vec{A}_{2} = \frac{e\vec{V}}{cR_{0}\left(1 - V\overline{z_{2}} \frac{\vec{n}_{2}\vec{V}}{c}\right)} \cdot \frac{V\overline{z_{1}}}{V\overline{z_{2}}} (1+f).$$
(5)

Фактор $\frac{1}{\sqrt{z_1}} \cdot (1+f)$ есть коэффициент преломления Френеля для

амплятуды. Смысл единичных векторов n₁ и n₂, фигурирующих в формулах (4) и (5), ясен из фиг. 2. Обобщая формулу (1), запишем Фурье--компоненту магнитного поля в точке R₀ первой среды в виде

$$\vec{H}_{\pi} = \frac{1}{2\pi\varepsilon} \left[\left[\vec{A}_2 \ \vec{n}_2 \right] - \left[\vec{A}_1 \ \vec{n}_1 \right] \right], \tag{6}$$

и формулу излучения

$$W_{-}(0) = V \varepsilon_1 \cdot c \cdot |H_{-}|^2 \cdot R_0^2$$

можем написать:

$$W_{*}(\mathfrak{d}) = \frac{V_{\mathfrak{l}_{1}}}{4\pi^{2}c} \left| \left(A_{\mathfrak{d}} \cdot \sin r - A_{\mathfrak{l}} \sin \theta \right) \right|^{2} \cdot R_{0}^{2}.$$

Из фиг. 2 имеем для закона преломления $\sin r = \sin \vartheta \cdot \frac{\sqrt{\varepsilon_1}}{\sqrt{\varepsilon_2}}$; поэтому, используя (4) и (5), получим

$$W_{w}(\theta) = \frac{e^{2}V\bar{z_{1}}\cdot\sin^{2}\theta}{4\pi^{2}c^{2}} \left| \left\{ \frac{V}{1-V\bar{z_{2}}\cdot\vec{n_{2}\cdot\vec{V}}} \cdot \frac{z_{1}}{c} \cdot (1+f) - \frac{V}{1-V\bar{z_{2}}\cdot\vec{n_{2}\cdot\vec{V}}} - \frac{Vf}{c} \cdot (1+f) - \frac{V}{1-V\bar{z_{1}\cdot\vec{V}}} - \frac{Vf}{1+V\bar{z_{1}\cdot\vec{V}}} + \frac{V}{c} \right|^{2} \right|^{2}$$
(7)

Эта формула и дает решение задачи в общем случае. Можно несколько преобразовать выражение (7); имеем для волнового вектора $k_{1,2} = \frac{w}{c} V \overline{\epsilon_{1,2}}$ и, кроме того, из фиг. 2 $\vec{n_1} \vec{V} = -V \cos \vartheta$ и $\vec{n_2} \vec{V} = -V \cos r$, где $\cos r = \sqrt{1 - \frac{\varepsilon_1}{\varepsilon_2} \cdot \sin^2 \vartheta}$; с учетом приведенных соотношений имеем:

$$W_{\omega}(\vartheta) = \frac{e^2 \sqrt{z_1} \cdot \omega^2 \cdot \sin^2 \vartheta}{4\pi^2 \cdot c^3} \left| \left\{ \frac{2k_1 \cos \vartheta}{\omega^2 - k_1^2 \cos^2 \vartheta} + \frac{1}{\sqrt{2}} \right\} \right| \left\{ \frac{2k_1 \cos^2 \vartheta}{\sqrt{2} - k_1^2 \cos^2 \vartheta} \right| + \frac{1}{\sqrt{2}} \left| \frac{2k_1 \cos^2 \vartheta}{\sqrt{2} - k_1^2 \cos^2 \vartheta} \right| \right\}$$

$$+ (1+f) \left(\frac{k_1^2}{k_2^2} \cdot \frac{1}{\frac{\omega}{V} + \sqrt{k_2^2 - k_1^2 \sin^2 \vartheta^4}} - \frac{1}{\frac{\omega}{V} - k_1 \cos \vartheta} \right) \right) \Big|^2 \cdot (8)$$

Негрудно видеть, что при $\varepsilon_1 = \varepsilon_2$, $W_{\infty}(\vartheta)$ обращается в нуль в соответствии с физикой вопроса — переходное излучение должно отсутствовать в этом случае. Огметим здесь, что знаменатели вида $\left(1 - \sqrt{\varepsilon \cdot \frac{\vec{n} \cdot \vec{V}}{C}}\right)$ нигде в нуль обратиться не могут, что соответствует

Черенковскому излучению. Заметим, что аналогичная формула в работе [1] отличается от приведенной формулы (8) знаком в знаменателе второго члена в фигурных скобках. Как указали сами авторы в ответном письме это различие следует отнести за счет ошибки работы [1], исходящей из ср. 20, 5 строка сверху, где нацечатано! $K_1R_0 + \frac{z}{c}\sqrt{K_2^2 - K_1^2 \sin^2 \vartheta}$ вместо: $K_1R_0 -$

$$\frac{z}{c}\sqrt{K_2^2-K_1^2\sin^2\theta}$$

В заключение автор выражает благодарность Г. М. Гарибяну и А. Ц. Аматуни за сделанные ими указания и внимание к работе.

Ереванский государственый университет им. В. М. Молотова

Поступило 10 Г 1957

. U. A. oppuf uqiuli

ԱՆՑՈՒՄԱՅԻՆ ՃԱՌԱԳԱՅՔՄԱՆ ԽՆԴՐԻ ԼՈՒԾՈՒՄԸ ԱՐՏԱՊԱՏԿԵՐՄԱՆ ՄԵՔՈԴՈՎ

UUPAAAAFU

Հորվածում արված է ճաստատուն արադունքլամը ջարժվող լիցթավորված մամնիկի մի միջավալրից մլուսը անցնելու ժամանակ առաջացած ճառադալնման ինդրի լածումը արտապատկերման մենքոդով։ Ստացված է բանաձև անցումալին ճառադալիման ճոսջի ճամար տվլալ ուղղունքլամբ և ավալ ճաճախունքլամբ։

Եթե է լիցքը շարժվում է հրկու միջավալրերի հարթ սահմանին ուղղահարաց որոշ արադությամբ, անցնելով, օրինակ, առաջին միջավալրից հրկրորդը, ապա առաջին միջավալրում էլեկարոմադնիսական դաշաի հաշվման տեռակետից կարելի է ընդունել, որ բացի նշված լիցքից դոլության ունի առե իրա «հայելային պատկերը» — Չք լիցքով և ճիշտ հակառակ արադա-

- Почтик XII. серия фил. -мат. паук. № 4

խյամբ։ Այստեղ ք-ը առաջին միջավայրում անդրադարձած ճառադայ[ժների Ֆրենելի անդրադարձման դործակիցն է։ Քանի որ ք-ը կախված է անդրադարձող ճառադայ[ժի հաճախականութ]լունից, ապա պատկերի լիցջը տարբեր հաճախականութ]լունների համար տարբեր է։ Այսպիսի պատկերացումը հնարավորութ]լուն է տալիս, հաշվել անցումային ճառագայ[ժումը, օդտադործելով լիցջավորված մասնիկների բաշխման ժամանակ առաջացած ճառագալ[ժմանը վեթարերվող տեսութ]լունը։ Գետջ է նշել, որ [1] աշխատանջի հեղինակները, այս մեթոդից օդտվել են լիցջի շարժման ոչ ռելյատիվիստիկ արադութ]ունների դեպջում, իսկ ռելյատիվիստիկ արադութ]լունների դեպջում նրանջ ղնացել են այլ ճանապարհով։

Բերված մեթնոդը ամենակարճը և ակնճալոն է այդ խնդրի լուծման գոյություն ունեցող մեթնոդներից։

ЛИТЕРАТУРА

Гинзбург В. н Франк И. ЖЭТФ, 16, 715 (1946).
 Ландау Л. н Лифшиц Е. Теория поля, изд. 2, § 68. (1948).

24344446 000 9580563056666 4449605435 559544956 НЗВЕСТИЯ АКАДЕМИИ НАУК АРМЯНСКОЙ ССР

эрдруп-duphdum, qhumpiniath X, Ng 4, 1957 Физико-математические науки

ФИЗИКА

В. Ш. Камалян

Об обратном потоке протонов регистрируемых магнитным масспектрометром

1. В космическом излучении, помимо основного потока частиц адущих сверху, существует слабый поток протонов, π-мезонов и других частиц, возникающий в веществе от взаимодействия космического излучения и направленный снизу вверх. При масспектрометрических измерениях указанные частицы будут регистрироваться как частицы имеющие противоположный знак заряда. Так например: протоны возникающие в веществе, расположенном под магнитным зазором, и идущие снизу, будут регистрироваться как отрицательно заряженные частицы. При наличии генератора над магнитным зазором такие протоны, останавливаясь в веществе, могут имитировать "зарождение" отрицательно заряженной частицы в данном генераторе от нейтрального компонента космического излучения.

Одновременно известно, что в генераторе, от нейтряльного излучения, зарождаются также отрицательно заряженные частицы -преимущественно π-мезоны; поэтому выделить обратный поток протонов остановившихся в генераторе от отрицательно заряженных частиц, зарожденных в том-же генераторе, при масспектрометрических измерениях—весьма трудная задача, если отсутствуют специальные измерения по определению понизующей способности частиц. Однако, при определенных условиях, можно выделить обратный поток протонов от отрицательно заряженных генерированных частиц и без ионизационных измерений; пользуясь импульсными спектрами вышеуказанных частиц.

Импульсный спектр отрицательно заряженных частиц регистрируемый масспектрометром, поскольку частицы зарождены в генераторе от нейтрального компонента космического излучения, можно рассмотреть как наложение двух спектров, а именно:

 в) импульсного спектра отрицательно заряженных частиц, возникающих в данном генераторе и,

б) импульсного спектра протонов идущих в обратном направлеями и остановнвшихся в том-же генераторе (при достаточно толстых генераторах).

В случае очень тонкого генератора, из общего спектра обратных протонов будет вырезываться узкий интервал импульсов, соответствующий протонам ионизационно-остановившимся в данном генераторе. При этом в импульсном спектре отрицательно заряженных частии, зарожденных в данном генераторе, появится максимум, обусловлевный остановками обратных протонов. Разумеется, что при изменения ионизационного пробега максумум в импульсном спектре так-же соответственно сдвинется.

В течение 1953—54 гг. в лаборатории Большого Постоянного Магнита Арагацской Высотной Станции на высоте 3200 м над уровнем моря изучались вопросы зарождения частиц от нейтрального компонента космического излучения в генераторах разных толщия [1, 2].

Магнитный масспектрометр был дополнен специальным годоскопическим устройством состоящим из 10 групп координатных счетчиков Гейгера — Мюллера позволяющих выделить случаи зарождения заряженных частиц от нейтрального компонента космического излучения, изучать пространственную картину зарождения, выделить случаи звездообразования от одиночного прохождения частиц и т.д. На фиг. 1 приведен разрез магнигного масспектрометра с дополнительным годоскопическим устройством в двух взаимно перпендакулярных проекциях. С помощью координатных счетчиков создан своеобразная коробка с шестью отсеками А, Б, В, Г, Д, Е, внутри которых размещались блоки вещества.

Частица считалась зарожденной от нейтрального излучения соответствующем отсеке, если отсутствовало срабатывание в счетчи ках перекрывающих данный отсек сверху, а также в боковых и тор цевых группах счетчиков.

Далее частица исследовалась обыкновенным способом: по маг нитному отклонению определялись импульс и знак частицы. Для ча стиц, остановившихся в поглотителях, по пробегу и импульсу опре делялась их масса.

Среднеквадратичная ошибка в измеренни импульса частиц и превышала 3°/о при импульсе 2,108 эв/с и 10°/о при 10° эв/с.

Распределение и толщина вещества для соответствующих отсе ков приведены в таблице 1. Таблиця

	40.000		Продолжи-					
Ne.Ne Cepni	№ № пленок	А	Б	В	Г	Д	E	намерений в часах
1	163-318	-	7 св.	б св.	-	-	-	560
2	$\begin{array}{r} 403 - 435 \\ 464 - 2494 \end{array}$	7 св.	6 св.	-	-	-	-	256
3	436463	7 св.	6 св.	-	-		0,3 медь 0.15 алюм	132
4	495-597	7 св.	6 св.	5 св.	-	14		614
5	598-637	S CB.	7 C.B.		-	-		193
6	638-668	8 CR.	7 св.	0.3 медь	-	1 44		146
7 - 1	669-735	S.cs.	5 cm			1-3		= 320



Фиг. 1.

Для выделения из всего потока зарожденных частиц возникающих в генерационной коробке от нейтрального компонента космического излучения, тех частиц, которые зародились в очень тонких слоях вещества, были отделены случаи зарождения частиц в отсеках не содержащих свинцовых блоков (таблица 1).

За 2220 часов измерений в интервале импульсов 2.10⁸ эв/с-3.10⁸ эв/с был зарегистрирован 631 случай, положительно и 86 случаев отрицательно заряженных частиц. Для выяснения вопроса возшкают ли указанные частицы в веществе стенок счетчиков, или имеют иное происхождение, в сериях измерений 3 и 6 в отсеках "Е" и "В" было помещено 3,2 гр/см² меди и алюминия. С увеличением вещества пропорционально увеличивались и количество зарожденных частиц в соответствующих отсеках, указывая тем самым, что паблюдаемые частицы зарождаются в стенках счетчиков толщиной 0.12-0.15 и.м.

Рассмотрим более подробно отрицательно заряженные частицы,

зарожденные в меди общей толщиной 2-2,5 мм., расположенных под свинцовыми блоками толщиной 10-18 см.

На фиг. 2 приведены распределения отрицательно заряженных частиц по импульсам отобрайные в отдельные группы по следующим признакам:



Фиг. 2.

a—Отрицательно заряженные частицы зарожденные в однодучевых звездах. δ —Отрицательно заряженные частицы зарожденные в многолучевых звездах.

Группа "а": отрицательно заряженные одиночные частицы возникающие в отсеках без сопровождающих частиц — однолучевые звезды.

Группа "б": отрицательно заряженные частицы возникающие в отсеках в сопровождении более одной частицы-многолучевые звезды.

Как видно из фиг. 2 распределение частиц в двух группах отличается по форме. Основная часть частиц возникающих в многолучевых звездах распределена в более широком интервале импульсов и группируется вокруг значений Р = 2-2,5 · 10⁸ эв/с, Р = 5-5,5 · 10⁸ эв/с. В случае однолучевых звезд, большинство частиц группируется в узком интервале импульсов, вокруг значений Р = 2,5-3 · 10⁸ эв/с.
Сравнивая средние значения импульса частиц для групп "а" и "б" зарожденных в разных отсеках в интервале $P = 2 - 4 \cdot 10^8$ зв/с, видим, что для частиц группы "а" (таблица 2) среднее значение импульса с удалением отсека от магнитного зазора увеличивается в то время, как для частиц группы "б" определенной закономерности не наблюдается.

Orceim	c	среднее зна- чение ям- пульса в 10 [±] эв/с								
	Ч	астн	цы за	рож	енные вездах	B 01	шолу	qen.	ax.	
B	3.3	29	3,59	Í.	1	1		Ê.		3,44
T	2,	32 41	3,25 2,4	2,	85 2,	61	3,33	3,	27	2,81
Д	2,	67	2,81	2,	8 2,	28				2,81
E	2, 2,	54 59	2,92 3,33	2,	53 2,	66	2,52	2,	53	2,7
	ц	асти	цы з	арож вы	денны х звез	е в дах	много	луч	e-	
В	2.52	2,4	7 1 2	,41	2,8	2,7	3	0	2,5	2,61
Г	2,52	3.6	34 3	,93						3,27
Л	2,2	2,5	2 3	,14	3,93	2,1	2 2	,06	2,28	2,6
E	3,29	2,5	29		0.00	-	1.12		1	2,79

Наблюдаемая для частиц группы "а" зависимость среднего значения импульса, от места зарождения, можно объяснить ионизационными остановками протонов идущих снизу вверх, так как с удалением отсека увеличивается и ионизационный пробег.

Укажем, что остановки обратных протонов будут регистрироваться как зарождение частицы в однолучевых звездах, в отличие от π-мезонов возникающих в ядерных расщеплениях и в большинстве случаев регистрируемых, как частицы возникающе в многолучевых звездах.

Любопытно сравнение частиц групп "а" и "б" по взаимодействию с веществом в нижних поглотителях. В группе "а" в интервале импульса P = 2=4.10⁸ эв/с наблюдены 22 частицы; из них 19 провзаимодействовало с веществом в первых двух поглотителях толщиной 12 см графита. При чем, под взаимодействием подразумевается: а) остановка частицы, б) рассеивание на угол больше чем 15°, в) образование звезд. В группе "б" наблюдены 19 частиц в том же интервале импульса, из которых только 6 провзаимодействовало в тех же поглотителях.

Допуская, что все наблюдаемые нами отрицательно заряженные частицы группы "а" и "б" являются *π*-мезонами, можно определить ослабление *π*-мезонного пучка в поглотителях из-за ядер-

Tabauna 2

ного взаимодействия. π-мезоны с импульсом P = 2-4.10⁸ эв/с в графитовом поглотителе толщиной 12 с.м могут остановиться только изза неионизационных потерь энергии.

Количество π -мезонов выходящих из поглотителя $N = N_0 I^{-1}$ где N_0 —поток падающих частиц на поглотитель, N—число частиц прошедших поглотитель без взаимодействия, x—толщина поглотителя и λ — длина ядерного пробега вещества поглотителя.

Учитывая, что в интервале импульса $P = 2 - 4 \cdot 10^8$ *эв/с* сечение ядерного взаимодействия π -мезонов близко к геометрическому $\lambda = 36$ см, получим величину первичного потока, если известно количество частиц N прошедших через поглотитель толщиной 12 см.

Для частиц группы "б" имеем N = 13, отсюда $N_0 = 18,5$. На опыте наблюдены 19 частиц, т. е. все частицы в группе "б" являются π -мезонами. Для группы "а" N = 3, $N_0 = 4,5$, на опыте наблюдены 22 частицы.

Так как сечение ядерного взаимодействия не может быть больше reometpuveckoro, то следовательно из 22 частиц около 17 не являются *π*-мезонами. Можно предполагать, что они являются К-мезонами иодизационно остановившимися в 12 *см* графите. Однако трудно допустить, что тяжелые частицы зародились несколько раз интенсивнее чем *π*-мезоны при данном интервале импульсов, что противоречит известным экспериментальным фактам.

В таблице 3 приведены все 19 случаев частиц группы "а", провзаимодействовавших в 12 см графита. В графе 3 приведены импульпы частиц. В графах 4 и 5 приведены пробеги и масса частиц в предсоложении, что отрицагельно заряженная частица зародилась в степках счетчиков генерационной коробки и остановилась в нижних поглотителях из-за ионизационных потерь энергии. Для восьми случаев определение массы оказалось невозможным, из-за неионизационных остановок частиц.

В графах 6 и 7 приведены пробег и масса частиц в предположении, что положительно заряженная частица зародилась в нижних погло тителях и остановилась в стенках счетчиков генерационной коробка.

При чем можно вычислить массу для всех 19 частиц.

Сравнивая значения полученные в графах 5 и 7 видим, что в графе 7 разброс в значениях масс меньше, чем в графе 5 и значения масс группируются вокруг значения массы протона.

Перечисленные факты дают основание утверждать, что некоторые из отрицательно заряженных частиц возникающих в однолучевых звездах, от нейтрального компонента космического излучения, являются протонами, идущими в обратном направлении—снизу вверх в остановившимися в данном генераторе.

Можно оценить вклад вносимый обратными протонами в общий поток отрицательно заряженных частиц, возникающих в генераторе от нейтрального компонента космического излучения. Возьмем отриОб обратном потоке протонов

The	5		14.00		- 2-
1.0	11	g_{II}		2.0	- S - 2
4. 94		10.24		•	

No.No. m.m.	Ма пленок и кадрон	Импульс ча- стним в 108 эв/с	Пробег для отрицат. заря- женных частиц в см свинца	Масса для от- рицат, заряжен, частиц в эл, массах	Пробег аля положительно заряжен, ча- стип в м.м. свинцах	Масса для по- ложительно за- ряженных ча- стиц в эл. массах
1	2	3	4	5	6	7
1	171-1	2,59	2-12	910-2050	1 2.0	2050
2	201-5	3,33	?	3	3,5	2240
3	21625	3,33	?	2	2,0	2830
4	249-6	3,37	12-33	840-1330	3,5	2240
10	273-15	2,98	2-12	1070-2300	2,5	2300
6	420-4	2,4	2-12	840-1800	3,5	1460
7	437-56	2,53	?	3	2,0	2050
8	459-113	2,41	2-12	840-1800	3,5	1460
9	463-3	2,61	13-35	520-900	3,5	1700
10	526-42	2,54	3	2	2,0	1950
11	527-6	2,67	2-12	970_2050	2,5	1950
12	535-30	2,32	12-32	470-780	3,5	1360
13	701-70	3,25	?	3	3,5	2240
桂	613-70	2,92	13,5-36	600-1000	2,0	2440
15	685-20	2,66	3	5	2,0	2140
16	689-2	3,59	2-12	1440-3200	4.5	2340
17	705-35	2,52	- 2	2/	2,0	1950
18	768-59	2,81	12-32	640-1030	2,5	2140
-19	77079	2,53	5	3	2,0	1950

плельно заряженные одиночные частицы зарожденные в стенках счетчиков и в нижних блоках свинцового генератора толщиной 5-7 см.

За 2220 часов измерений в интервале импульса P=2-5·10⁸ эв/с зарегистрировано 77 частиц. Из них: в 12 с.м графите провзаимодействоваю 50 и прошло без видимого взаимодействия 27. За то же время с импульсами превышающими P = 5·10⁸ эв/с зарегистрировано 56 часиц. Из них в графите толщиною 12 с.м провзаимодействовало 19 и прошло без видимого взаимодействия 37. По количеству не взаимолействовавших чистиц определен общий поток π-мезонов приведенвый в таблице 4.

Как видно из таблицы 4 в интервале импульсов P = 2-5.10⁸ эв/с, из 77 частиц З9 являются п-мезонами, остальные З8 частиц могут Таблица 4

Отрицательно заряжен- ние одиночные частицы	Всего	Провзанмодей- ствовали в гра- фите толщиной 12 с.м	Прошли без видимого взаимодей- ствия	Ожидаемый поток л-ме- зонов	Другие частицы
2-10 ⁸ < P < 5.10 ⁸ 38/c	77	50	27	36±6,2	38
P>5.10* 30/c	56	19	37	52 ± 7.2	4

быть обратными протонами и частично К-мезонами; Однако, нужы предполагать, что доля последних невелика, так как они в основноя зарождаются в многолучевых звездах и составляют небольшую часть от π-мезонов в данном интервале импульса.

Магнитным-масспектрометром за 2220 часов измерении в интервале импульса P = 2-5·10⁸ эв/с зарегистрирован 251 отрицательно заряженная частица зарожденная в однолучевых и многолучевых звездах от нейтрального компонента космического излучения в свинцовы генераторах толщиной 10-18 см. Из них 38 могут быть приняты ка обратные протоны, что составляет около 15°/о от всех отрицательно заряженных частиц зарожденных в генераторе от нейтрального компонента в данном интервале импульсов и при указанной толщиж генератора. Частота регистрации обратных протонов в указанных интервале импульсов и толщине генератора равна 0,017±0,0028 части в час, при телесном угле ограниченном магнитным зазором в 70×30х ×8 см.

Частота регистрации протонов и π -мезонов зарожденных в свящовом генераторе толщиной 10—18 см, от нейтрального компонени космического излучения, в интервале импульсов $P = 2 - 5 \cdot 10^4$ зна при том же телесном угле составляет соответственно 0,45 \pm 0,027 в 0,096 \pm 0,0066 частиц/час.

2. В течение 1955 года продолжались измерения по изучение частиц зарожденных в свинцовых генераторах от нейтрального компонента космического излучения. Существующая регистрирующая свстема была дополнена пятислойным пропорциональным счетчиком позволяющим определить ионизирующую способность частицы с точностью 15 %. Таким образом стало возможным проверить правальность выводов, высказанных выше на основании анализа экспериментального материала 1953/54 гг. о существовании обратного потом протонов. Были произведены измерения при разных толщинах тевратора, для приближения условий эксперимента к условиям 1954 года В одной серии измерений в качестве генератора были использовани сравнительно тонкие свинцовые листы толщиной 4—10 мм, с суммарной толщиной 20, 30, 50 мм.

Все отрицательно заряженные частицы, зарожденные в свинат вых генераторах от нейтрального компонента космического излучния, отобранные и обработанные также, как и в 1953—1954 гг., бы ли условно разделены на две группы:

а) частицы зарожденные в однолучевых звездах, и

б) частицы зарожденные в многолучевых звездах.

На фиг. 3, 4 приведены распределения отрицательно заряженны частиц по группам "а" и "б" в зависимости от импульса и нонизрующей способности. Сплошными кривыми проведены зависимость конизирующей способности частиц от импульса для π, К-мезонов. протонов, дейтонов. При сравнении этих двух групп видно, что частицы возникаюшие в многолучевых звездах (фиг. 3) обладают ионизирующей способностью соответствующей частицам с массой *π*-мезонов. Повышенная конизация в трех случаях обусловлена прохождением через проворциональный счетчик нескольких частиц.

В случае однолучевых звезд (фиг. 4) выделяются две группы частии, обладающих резко отличающимися ионизирующими способпостями. Одна группа—это *π*-мезоны возникающие в генераторах. Вторая группа обладает значительно повышенной ионизирующей способностью, соответствующей частицам с массой протона.

В таблице 5 приведены более подробные данные об этих частицах. В графе 4 приведены импульсы, в графе 7—массы частиц вычисленные по импульсу и ионизации. В графе 8 указан ионизационный пробет частицы в предположении, что она является обратной частицей, остановившейся в генераторе. В графе 9 вычислены масса по импульсу и пробегу для обратных частиц.

Как видно из табл. 5, значение массы частицы вычисленное двумя независимыми способами, в пределах экспериментальной ошибки, совпадает со значением массы протона*.

Таблица 5

NoN's m.m.	№ пленок и кадров	Суммарная толщ. гене- ратора в м.и	P _X - 10) 36/c	Экспе- рим. J/Jmin	Ожила- ем. Ј/Ј _{тіп} для т-ме- зонов	Мл в электрон. массах	Пробег в .и.и свин- ца	MR в элек- тронных массах
1	2	3	4	5	6	100	8	9
1	306-14	30	2,55	9,1	1.2	1400	2-6	1650 ± 400
2	315-10	30	2,3	7.2	1,2	1100	2-6	1560 ± 400
3)	324-21	30	5,17	7,8	1,05	2600	12-18	2550 ± 400
4	325-16	30	2,57	8,3	1,2	1350	26	1650 ± 400
5	326-14	30	4,95	7,4	1,05	2480	6-12	2900 ± 400
6	379-9	50	4.0	8,2	1.1	2050	2 - 10	3000 ± 1000
7	388-4	50	5,8	6,8	1,0	2800	20-30	2250 ± 250
\$	300-2	50	2,9	8,1	1,2	1370	2-10	2050 ± 450
8	100-5	50	3,74	8,75	1.1	2000	2-14	2650 + 950
10:	435-57	20	3,48	6,8	1,1	1500	2-12	2350 ± 850
11	450 -74	20	4,03	9,1	1,1	2100	2-5	3350 ± 650
12	86-660	250	3,25	5,9	1,15	1450	2 - 32	1925 ± 1075
10	88-15	250	2,92	6,32	1.1	1300	2-32	1600 ± 900
14	97-442	250	3,3	7,75	1,15	1580	2-32	1925 ± 1095
15	164-163	250	4,36	5,95	1,1	1880	2-32	2800±1600
16	187-7	250	3,81	7,25	1.1	1840	2-32	2350 ± 1250
17	188	250	2,86	8,66	1,2	1500	2-32	1600 ± 900

⁸ Заниженное значение для МЈ при импульсе P < 3,5-10⁹ эв/с связано с огракоченнями регистрирующей системы: начиная с определенного значения понизации ареаколющего регистрирующие возможности системы, происходит отсечение нони.



Все вышеуказанные факты дают нам основание утверждать, что существует поток обратных протонов, которые регистрируются маглятным масспектрометром как отрицательно заряженные частицы, позникающие в однолучевых звездах, причем, как правило, они являются малоэнергичными протонами обладающими импульсами меньшами чем 6.10⁸ эв/с (таблица 4 и 5).

Частота регистрации обратных протонов меняется с изменением толщины генератора, что вполне закономерно, так как при этом изисияется поток ядерноактивного компонента. Так, при толщине генератора 2-5 см свинца, частота регистрации обратных протонов в интервале импулса 2-5.10⁸ эв/с равна 0,018 ∓ 0,006 частица/час. При толщине 25 см равна 0,01 ± 0,0024 частица/час.

В заключение приношу глубокую благодарность А. И. Алиханяну за интерес к работе и за весьма ценные замечания, и Н. М. Кочарну за участие в обсуждении результатов.

Институт физики АН Армянской ССР

Поступило 24 X11 1956

վ. Շ. Քամալյան

ՄԱԳՆԻՍԱԿԱՆ ՄԱՍՍՊԵԿՏՐՈՄԵՏՐԻ ԿՈՂՄԻՑ ԱՐՁԱՆԱԳՐՎՈՂ ՀԵՏԱԴԱՐՁ ՊՐՈՏՈՆՆԵՐԻ ՄԱՍԻՆ

U. U. & N & N & U. U.

Կռամիկական մառագայնների մեջ, բացի վերևից ընկնող մասնիկների հիննական հոսքից, դոյունյուն ունի նաև հետագարձ մասնիկների խույլ նար, ընդ որում այդ հետագարձ մասնիկները մագնիսական մասօպեկարոմետրի կողմից արձանագրվում են որպես հակառակ նշանի լիցքի մամնիկներ։

Այոպիսով, Տետապարձ պրոտոնները արձանագրվում են որպես բայաստվան լիցջ ունեցող մասնիկներ, ընդ որում, ենքե մասոպեկտրոմետրի վրա գրված է բավականին նյուն, ապա վերջիններս, կանգ առնելով նյունի (դեներատորի) մեջ, իմիտացիայի են եննքարկվում որպես բացաստկան լիցջ ունեցող մասնիկների «ծնունդ» կոսմիկական ճառագայինների նեյարալ կոմպոնենտի կողմից։ Միաժամանակ ճայտնի է, որ նույն նեյտրալ կոմպոնենտը նյունի մեջ ծնում է բացաստկան լիցջ ունեցող մասնիկներ, մինականում «-մեզոններ, որոնց անջատումը հետագարձ պրոտոններից կատվան է էրապերիմենայում եծ դժվարուն յուների հետ։

Հետադարծ պրոտոնները կազմում են նեյտրալ կոմպոնենտի կողմից ծնված րացասական լիցը ունեցող բոլոր մասնիկների մոտ 15%--ը, եր գեներատորի (կապար) հաստությունը տատանվում է 10-18 ամ սանման ներում,

Հետադարձ պրոտոնների արձանագրման հաճախականությունը կաչ մում է 0,017±0,0028 մասնիկ/մամ գեներատորի նույն հաստության համար։

Հետադայում մասոպեկտրոմետրի և ճեղաչերտ ճարաբերական նար վիչի միջոցով կատարված իռնիդացիոն չափումներով, ցույց է տրվան, որ միաճառադայթ աստղերի դեպքում բացասական լիցը ունեցող մասնի ները բաղկացած են տարբեր իռնիդացիոն ճատկություն ունեցող երիս կումը մասնիկներից, որոնցից առաջինները ունեն «-մեդոնին ճամապատասխանող իռնիդացիոն ճատկություն, իսկ երկրորդ խումբը՝ պրոտնի մասսա ունեցող մասնիկների իռնիդացիոն ճատկություն։

Բաղմաձառագայթ աստղերում ծնված բացասական մասնիկներն մ տրված են ռ-մեզոններին Համապատասիսանող իոնիդացրոն հատկությանը

ЛИТЕРАТУРА

1. Камалян В. Ш. ДАН, т. 95, № 6, (1954).

2. Хримин А. В. Изв. AH СССР, сер., физ., т. 13, № 6 (1955).

203400406 ООЛ ЭРУЛРОЗЛРОЗРЕ ЦАЦАВИТНИЗЕ УВЛЕНИЯР ИЗВЕСТИЯ АКАДЕМИИ НАУК АРМЯНСКОЙ ССР

Зараливания, арттралаве Х, № 4, 1957 Фязико-математические науки

АСТРОФИЗИКА

Э. Г. Мирзабекян

Сравнение методов исследования поляризации радиоизлучения космических источников

Разработка методов исследовиния степени поляризации радиоизлучения космических источников является актуальной задачей, так как результаты поляризационных измерений могут дать ответ на мнотее вопросы, стоящие перед радиоастрономией. В частности, данные о степени поляризации радиоизлучения позволяют судить о магнитных полях излучающих объектов и магнитных полях в среде, через которую распространяется это излучение. В литературе совершенно нет данных о степени и характере поляризации радиоизлучения космических источников в 3-сантиметровом диапазоне длин воли. Между тем наряду с изучением поляризации в диапазоне более длинных воли исследование степени поляризации радиоизлучения в 3-сантиметроном диапазоне воли может дать ценные результаты. В самом деле, рассмотрение влияния постоянного магнитного поля на распространенае радноволи показывает [1], что это влияние характеризуется отношением

$$U = \left(\frac{\omega_H}{\omega}\right)^2 = \frac{e^2 H_0^2}{m^2 c^2 \omega^2}$$

где _{ФН} — гироскопическая частота, ¹⁰ — радночастота, *H*₀ — постоянное внешнее магнитное

поле.

В солнечных пятнах, где H_0 порядка нескольких тысяч эрстел, проскопическая частота $\omega_H \simeq 10^{10}_{ce}$, т. е. лежит в сантиметровом диапьюме длин волн. Таким образом, влияние магнитного поля пятен кожет быть существенно для З-сантиметрового диапазона радиоволи. Исследование поляризэции ра.коизлучения в трехсантиметровом диапьюне представляет интерес и для других объектов, у которых поля звачительно слабее, но где при наб юдении с помощью установок, вмеющих достаточно высокую чувствительность, можно обнаружить слабые степени поляризации.

Разработанный нами поляризационный ра, номе, р [2, 3] являе, ся, по-видимому, первой поляризационной установкой для измерения стецени поляризации радиоизлучения на волие 3,2 см, поскольку до сих пор подобные установки в литературе описаны не были. В нашей статые [3] подробно был описан разработанный метод исследования поляризации радиоизлучения и были указаны возможности полярныционного радиометра.

Из данных измерений поляризации радиоизлучения космически источников, проведенных с помощью поляризационного радиометра, можно получить ряд сведений, к числу которых относятся сведения

1. О координатах источников поляризованного излучения.

 О магнитных полях солнечных пятен и общем магнитном пол Солнца.

 О зависимости степени и характера поляризации радноизлучени от развития солнечных пятен.

4. О направленности поляризованного излучения солнечных патен. Наблюдая изменение характера поляризации радноизлучения пи движении пятна по солнечному диску, можно определить направленность поляризованного излучения. Данные о направленности поляри зованного радвоизлучения на волне 3,2 см позволяют судить об условиях распространения радноволи данного диапазона в солнечной атмос фере. Эти данные могут быть полезными при оценках тех или инки параметров солнечной атмосферы.

5. О градиентах и конфигурациях магнитных полей. Как известно, ралиоизлучение Солнца в 3-сантиметровом диапазоне воли вдег из слоев более глубоких, чем излучение метрового и дециметрового диапазонов. Поэтому результаты поляризационных измерений сантиметрового диапазона дают сведения о магнитных полях более глубоких слоев солнечной атмосферы.

Таким образом, из сравнения результатов поляризационных язырений на волнах различной длины можно получить сведения о конфигурациях и градиентах магнитных полей солнечных пятен.

6. О механизме "всплесков" радиоизлучения Солнца. Данике измерений степени и характера поляризации "всплесков" радиоизлучения Солнца будут способствовать выяснению вопроса о происхаждении таких всплесков.

7. О магнитных полях дискретных источников радиоизлучения. Как известно, радиоизлучение туманностей заставило высказать предложение [4—6] о наличии в них релятивистских электронов, движущихся в магнитных полях. Для выяснения роли излучения релятивась, ских электронов в туманностях большое значение имеет изучение поляризации радиоизлучения. В работе Гарибяна и Гольдмана [7] показано, что степень поляризации излучения слабо зависит от вид спектра. Если в радпоизлучения некоторых туманностей основно вклад вносят релятивистские электроны, движущиеся в магнитных полях, то следует ожидать, что степень поляризации радноизлучения будет такого же порядка как и излучения в оптической области.

Данные о поляризации радиоизлучения дискретных источника дадут сведения о магнитных полях в областях, из которых исхода излучение. Эти сведения могут оказаться важными и с точки зрени проблемы происхождения космических лучей, так как многие гипоте зы о происхождении космических лучей связываются с наличием магнатных полей, необходимых для ускорения частиц космического излучения.

В литературе имеется ряд работ по измерению степени поляризании радиоизлучения космических источников. Подавляющее большинство этих работ относится к метровому диапазону волн. Авторы их [8-11] пользуются интерференционным методом измерений. Как известно, интерференционная методика наблюдений радноиздучения космических источников нашла широкое применение в метровом диапазоне, где этот метод позволяет получать с антеннами сравнительно иалых размеров достаточно узкие лепестки диаграммы направленности. При измерениях степени поляризации принимаемого радиоиздучения две поляризованные антенны интерферометра располагаются таким образом, чтобы они принимали волны взаимно перпендикулярной поляризации. При этом, если принимаемое излучение неполяризовано, то интерференционная картина не будет наблюдаться. Если же в принимаемом излучении есть поляризованная компонента, то при прохожлении источника через диаграмму интерферометра будет наблюдаться интерференционная картина. В самом деле, неполяризованное излучение возбуждает в антеннах две некогерентные составляющие, и поэтому при прохождении источника через диаграмму направленности питерферометра, когда периолически меняется разность хода в двух антеннах, интерференция не наблюдается. С другой стороны, поляризованное излучение возбуждает в антеннах когерентные колебания, и поэтому при изменении разности хода наблюдается периодическое изменение интерференционной картины. Изменяя ориентировку антени, по наблюдению глубины модуляции интерференционной картины, можно в некоторых частных случаях исследовать характер поляризации. Такой же метод исследования поляризации применяется в более совершенном интерферометре, осуществленном Райлем [12]. В этом интерферометре периодическим введением

в одно из плеч интерферометра отрезка фидера длиной 4 осущест-

вляется "качание" диаграммы. При этом диаграмма в пространстве смещается так, что максимумы и минимумы периодически меняются местами, и на выходе появляется периодический сигнал, пропорциональный (при соответствующих соотношениях угловых размеров лепестков и источника) разности мощностей фона и источника.

Единственной описанной в литературе установкой, предназначенвой для измерения степени поляризации радиоизлучения Солнца в сантиметровом диапазоне воли, является установка Ковингтона [13] на длине волны 10,7 *см.* Установка эта представляет собой обычный модуляционный раднометр с параболическим зеркалом (диаметр Ф = = 122 *см*), впереди которого расположена сетка из металлических пластин. Расстояния между пластинками этой сетки подобраны так, чтобы между двумя взаимно-перпендикулярными компонентами пло-4 Известна АН, сорна фил.-мат. наук. № 4

Э. Г. Мирзабекян

ской волны, прошедшей через такую сетку, создавался сдвиг фаз, равный 90°. Иначе говоря, эта сетка была аналогом "пластинки $\frac{\lambda}{4}$ ". Циркулярно-поляризованная компонента принимаемого излучения, пройдя через такую "пластинку $\frac{\lambda}{4}$ ", оказывается линейно-поляризованной под углом + 45° или - 45° к осям пластинки, в зависимости от знака вращения. Помещенный в фокусе зеркала в качестве облучателя диполь перекидывался через каждые 30 сек на 90° и ориентировался вдоль этих двух взанино перпендикулярных направлений. Таким образом, в одном положении диполя принималось неполяризованное излучение и компонента, поляризованная по левому кругу, в другом—неполяризованное излучение и компонента, поляризованная по правому кругу. Разность показаний выходного прибора при двух положениях диполя была пропорциональна разности интенсивностей двух компонент циркулярно-поляризованного излучения.

Проведем сравнение вышеописанных методов с новым методом [2,3] исследования поляризации радиоизлучения при помощи поляризационного раднометра на длине волны $\lambda = 3.2 \ cm$.

1. При поляризационных измерениях степени поляризации радиоизлучения Солнца методом Ковингтона происходит модуляция всего принимаемого радиоизлучения, т. с. вместе с модуляцией, поллежащей измерению слабой поляризованной компоненты, модулируется и сильный неполяризованный фон. Ясно, что ошибка измерений поляризованной компоненты при таком методе — порядка флуктуаций фона. Как показывают многочисленные измерения эти флуктуации — порядка 2%/0 (а в случае активного Солнца, значительно больше).

Наличие большого сигнала от всего Солнца не дает возможности Ковингтону работать при высокой чувствительности аппаратуры.

Поляризационный радиометр, не давая модуляции неполяризованного фона, свободен от этих недостатков.

II. Как указывает Ковингтон [14], вследствие несовершенства аппаратуры и методики, в приемник его установки просачивалось 2%, мощности излучения с поляризацией обратного направления. Это просачивание обусловлено использованием диполя и металлической сетки.

В поляризационном раднометре ошнока такого рода вообще исключена.

Таким образом, даже без учета паразитных эффектов иного характера — интерференционного эффекта, флуктуаций коэффициента усяления и т. д.—чувствительность усгановки Ковингтона к поляризованному излучению Солица, т. е. минимально различимая интенсивность поляризованного радноизлучения Солица на фоне исполяризованного его излучения, составляет 2% от общей интенсивности.

Экспериментально определенная, с помощью "креста поглоние лей", чувствительность нашей установки к поляризованному излуш нию по температуре антенны равна

$$\delta T_a = 1^\circ K.$$

При поляризационных измерениях по Солнцу эта чувствительность несколько ухудшается, ввиду увеличения шумфактора и появления некоторых паразитных эффектов.

Фактически она в худших случаях оказалась равной на фоне Солнца

$$\delta T_a = 2^\circ K.$$

Это составляет примерно 0,03°/о от температуры антенны при приеме общего радиоизлучения Солнца (температура антенны при приеме общего радиоизлучения Солнца ~ 6000° K). Итак, чувствительность нашего поляризационного радиометра к поляризованной компоченте радиоизлучения Солнца выше чувствительности единственной известной из литературы поляризационной установки на водне 10,7 см примерно в 50 раз.

III. Как указывает Ковингтон [14], его метол не позволяет пропзвести полный анализ поляризации принимаемого радиоизлучения. В частности, он не позволяет отличить линейную поляризацию от эллиптической. При наличии эллиптической поляризации интенсивность и эллиптичность этой поляризованной компоненты не могут быть определены. Фактически его метод пригоден только для измерения излучения с круговой поляризацией.

Как указывалось в статье [3], поляризационный радиометр позволяет производить полный анализ поляризации принимаемого радиоизлучения.

IV. Ковингтоном совершенно не рассматривается паразитный эффект, могущий быть вызванным поворотом диаграммы направленности антенны в пространстве при перекидке диполя. В самом деле, диаграммы направленности диполя, применяемого Ковингтоном в качестве облучателя, в направлениях вдоль диполя и поперек его различны. Вследствие этого диаграмма направленности самой антенны в E- и Hвлоскостях не одинаковы. При перекидке диполя на 90° вся диаграмна направленности вместе с инм поворачивается на 90°, что может привести к изменению интенсивности принимаемого излучения.

V. Разработанный нами метод поляризационной модуляции должен дать по сравнению с обычными радиометрами (в том числе и раднометром Ковингтона) особые преимущества при измеремии поляризованных сигналов малой интенсивности.

В случае сигналов малой интенсивности в обычном раднометре сравнивается низкая температура антенны с гораздо более высокой температурой эквивалента, и вследствие большой разности температур существенные ошибки вносит непостоянство коэффициента усиления.

В самом деле, выходной уровень обычного ралнометра пропораконален величине:

$$\Delta Tn = (T_s - T_c) \cdot n,$$

где T_9 — температура эквивалента, T_c — температура сигнала, а n — коэффициент усиления аппаратуры. При изменении коэффициента усиления на dn выходной уровень изменяется на $(T_9 - T_c) dn$, что может быть принято, ошибочно, за изменение сигнала на dT_c , т. е.

 $(T_{\mathfrak{s}} - T_{\mathfrak{c}}) dn = n \cdot dT_{\mathfrak{c}}.$

Отсюда относительная ошибка в определении температуры сигнала равна

$$\frac{dT_{\rm c}}{T_{\rm c}} = \left(\frac{T_{\rm s}}{T_{\rm c}} - 1\right) \frac{dn}{n}.$$

При измерениях сигналов малой интенсивности фактор $\frac{T_9}{T_c} \rightarrow 1 \gg 1$, и

поэтому незначительные изменения козффициента усиления могут вызвать большую относительную ошибку в измерении температуры сигнала.

При $T_{2} \simeq T_{c}$, т. е. при малых значениях ΔT , можно достигнуть значительного уменьшения влияния непостоянства коэффициента усиления.

В поляризационном радиометре

$$\Delta T = [(T_{\Phi} + T_{c}) - T_{\Phi}] = T_{c}.$$

где T_ф — температура неполяризованного фона; T_c — температура поляризованного сигнала.

Таким образом, в поляризационном радиометре, чем меньше интенсивность измеряемого поляризованного излучения, тем слабее влияние флуктуаций коэффициента усиления.

VI. В амплитудном радиометре ФИАН' a [15] применялся камертонный модулятор, который имеет некоторые преимущества по сравнению с ранее применявшимися модуляторами. Но этот способ модуляции в том виде, в каком он применялся в указанном радиометре, имеет ряд недостатков, к которым относятся следующие:

а) Глубина модуляции сигнала зависит от амплитуды колебания ножек камертона, к которым прикреплены находящиеся в волноводе поглощающие пластинки. Эта амплитуда зависит от режима работы камертонного генератора и меняется при изменении этого режима. Изменение же глубины модуляции сигнала, конечно, вызывает паразитное изменение показаний на выходе радиометра.

б) Заметная зависимость формы кривой модуляции сигнала от амплитуды колебания поглощающих пластинок. При большой глубине модуляции форма кривой модуляции сильно искажена. Это ведет к необходимости компромиссного решения, при котором чувствительность радиометра несколько понижается. Кроме того, изменения формы кривой модуляции в ходе измерений вследствие изменений амплитуды колебания камертона также приводят к паразитным изменениям цоказаний на выходе. в) Коэффициенты поглощения и отражения поглощающих пластинкок модулятора сильно зависят от температуры пластинок, т. с. температуры окружающего воздуха. Еще резче эти величины зависят от влажности. При изменении же этих величин меняется глубина модуляции сигнала и величьна интерференционной ошибки измерений. Так как камертонный молулятор находится на антенне на открытом воздухе. где температура и влажность могут меняться в значительных пределах, то ошибки измерений, вызванные этими паразитными эффектами, могут быть относительно большими.

г) Выходной уровень амплитудного раднометра, как указывалось
 выше, пропорционален разности

$$\Delta T = T_{\rm c} - T_{\rm P},$$

гле T_c- температура сигнала, а T₀- температура эквивалента, т. е. температура поглощающих пластинок модулятора.

При изменении температуры окружающего воздуха меняется и температура поглощающих пластинок — T_{a} , что вызывает паразитное именение разности ΔT . Таким образом, ошнбка в измерении температуры сигнала, вызванная только этим эффектом, порядка изменения импературы окружающего воздуха. Наша же установка, в которой применен новый модулятор — "поляризационный модулятор", при подеризационных измерениях лишена недостатков, перечисленных в лунктах а) — г), ограничивающих чувствительность установки и вносщих ошибки в измерения.

В самом деле, как указывалось выше, при поляризационной модуляции:

глубина модуляции равна единице;

<u>g</u>.

-

18

TEL

5

KER.

 вривая модуляции, если мотор модулятора работает синхронно, всегда сипусондальна;

7) так как поглощающих пластинок при поляризационных измеревнях в высокочастотном тракте нет, наша установка лишена недостатков отмеченных в пунктах в) и г).

Более того, поляризационный модулятор можно рекомендовать и ляя применения в обычных амплитудных раднометрах с поляризованшами облучателями, запитываемыми прямоугольным волноводом. При нох в таких раднометрах волноводный тракт с обеих сторон от модулятора должен иметь плавные переходы: до модулятора—с прямоугольного на цилиндрический волновод, после—с цилиндрического на примоугольный. В цилиндрической части таких плавных переходов колжны быть помещены поглощающие пластинки вдоль по диаметру, параллельному широкой стенке прямоугольного волновода. Такой способ модуляции, исключающий некоторые недостатки, отмеченные выце, деляет целесообразным применение нового поляризационного модулятора и в обычных амплитудных радиометрах.

VII. Другим возможным вариантом решения поставленной задачи, — измерения поляризации радионзлучения в трехсантиметровом диапазоне волн, — является использование интерференционного метода. Практически, обычные поляризационные интерференционные установки позволяют обнаруживать поляризованную компоненту только в тех случаях, когда интенсивность ее превышает 2—3 % от общей интенсивности неполяризованного фона.

Описанный в литературе [12] новый радиоинтерферометр с качающейся диаграммой, предназначенный для измерений в метровом диапазоне волн, может быть также использован для измерения степени поляризации радиоизлучения. Имея ряд преимуществ по сравнению с обычной интерференционной методикой, эта методика при измерениях степени поляризации радноизлучения имеет ряд недостатков, к числу которых относятся:

 паразитная модуляция сигнала за счет изменения импедансов антени при переключениях;

 необходимость каждый раз учитывать соотношения угловых размеров источника и лепестков;

3) паразитная модуляция за счет краев излучающего объекта;

 одновременная модуляция от каждой области, в общем случае, с произвольной фазой, при наличии более одной области поляризованного излучения, вследствие чего происходит резкое замазывание интерференционной картины;

 необходимость частой тщательной фазовой калибровки плеч интерферометра;

б) измерения степени поляризации при помощи этой методики фактически пригодны только для циркулярно-поляризованной компоненты; эти измерения не позволяют произвести полный анализ поляризации принимаемого радиоизлучения: различить линейную от эллиптической поляризации, при наличии эллиптической поляризации—определить эксцентриситет эллипса поляризации;

 взаимное просачивание в приемник циркулярно-поляризованной компоненты противоположного знака вращения;

8) паразитная модуляция относительно сильного неполяризованного фона: в два взаимно-перпендикулярных диполя просачиваются когерентные компоненты неполяризованного фона, которые могут дать. в случае сильного фона, заметную интерференцию.

Кроме перечисленных недостатков, связанных с методикой измерений, использование интерференционного метода с качающейся диаграммой в 3-сантиметровом диапазоне воли натолкнулось бы на ряд серьезных технических трудностей. Требования к точности сохранения параллельности электрических осей каждой антенны интерферометра настолько жестки, что практически возможно сделать только неподвижные антенны, не позволяющие вести наблюдения с сопровождением или наблюдения не в меридиане. Весьма жестки требования, обеспечивающие посгоянство разности фаз между плечами интерферометра. Так, изменения вследствие температурного расширения длины волноводов, соединяющих две интерференционные антенны, могут внести ощутимую фазовую расстройку.

Вообще, если применение интерференционной методики, позволяющей с антеннами сравнительно малых размеров решать ряд радиоастрономических задач по изучению радиоизлучения в метровом дианазоне волн, для решения которых методом "карандашного пучка" (одна антенна с отражителем в виде параболонда вращения) необходимы были бы антенны громоздких размеров, вполне оправдано, то в сантиметровом диапазоне этого сказать нельзя, так как значительное уменьшение длины волны принимаемого излучения делает более целесообразным применение метода "карандашного пучка".

Особые преимущества имеет метод "карандашного пучка" при определении координат излучающих объектов.

В случае создания поляризационных интерференционных установок на волне 3,2 см с качающейся диаграммой эти установки, вследствие ряда вышеуказанных недостатков, по нашему мнению, не смогут пока заменить поляризационных раднометров и в лучшем случае будут служить необходимым дополнением к ним.

Вюраканская астрофизическая обсерватория АН Армянской ССР

Поступило 20 XI 1956

է. Հ. Միրզաբեկյան

ՌԱԴԻՈՃԱՌԱԳԱՅ₽ՄԱՆ ԲԵՎԵՌԱՑՄԱՆ ՀԵՏԱԶՈՏՈՒՔՅԱՆ ՄԵՔՈԴՆԵՐԻ ՀԱՄԵՄԱՏՈՒՔՅՈՒՆԸ

ԱՄՓՈՓՈՒՄ

Հոդվածում բերված է կոոմիկական աղբյութների ռադիոճառադալ[ժման թևեռացման ճետաղոտության՝ ճեղինակի կողմից մշակված մեթեոդի ճամեմաառթյանը նախկինում ճայանի մեթեոդների ճետ։ Յույց է տրված, որ նոր մեխորն ունի մի շարջ էական առավելությաններ, որոնց Եվին են պատկանում՝ ռադիոճառադալ[ժման չթևեռացված ֆոնի չեզոքացումը, ռադիոճառադալ[ժման բևեռացման բնուլ[ժի լթիվ վերլուծության ճնարավորությունը, փոքր ինտենորվության բևուպված ճառադալ[ժման ժամանակ ընդունը, փոքր ինտենորվության բևուացված ճառադալ[ժման ժամանակ ընդունը, փոքր ինտենորվության բևուացված ճառադալ[ժման ժամանակ ընդունը, փոքր ինտենորվության բևուացված ճառադալ[ժման ժամանակ ընդունը, նոր մոդալլատորի կիրառման շնորհիվ միավոր խորություն և սինտարիդալ ձև անեցող մողուլյացիալի իրականացումը, ռադիոմետրի ճամեմատարար ճշգրիտ բացարձակ կալիրթովկան։

Նոր մեխոդի այդ բոլոր առավելուԹլունները խոլլ են ավել ստեղծել նոր սարքավորում՝ բևեռացման ռադիոմետր, որը, նախկին սարքավորումների համեմատուԹլամբ, ունի զգալիորեն ավելի մեծ դգալնուԹլուն։

Մասնավորապես, բնհռացման ռադիոմետրի զգայնունյունը Արեգակի ոադիոճառագայիման բնհռացված բաղագրիչի նկատմամբ մոտ հիսուն անգամ բարձր է գրականունյան մեջ հայտնի միակ 10.7 ոմ ալիքի երկարունյան համար կառուցված բնհռացման սարքավորման զգայնունյունից։ Բնեռացման ռադիոմ հարի միջոցով ծնարավոր է ծայտնարհրել և չափել Արևգակի ռադիոճառադայիմ ան բևեռացված բաղադրիչը, հիքե նրա ինահնսիվությունը կողմում է ընդճանուր ինահնսիվության ավելի քան 0.03%,-ը։

ЛИТЕРАТУРА

- 1. Альперт Я. Л., Гинзбург В. Л., Фейнберг Е. Л. Распространение радноволи.
- Кайдановский Н. Л., Марзабекян Э. Г., Хайкан С. Э. Труды V совещания повопросам космогонии, Изд. АН СССР, (1956).
- 3. Мирзабекян Э. Г. Сообщения Бюраканской обсерватории. XIX (1956).
- 4. Гинзбург В. Л. ДАН СССР, 76, 376 (1951).
- 5. Гетманцев Г. Г. ДАН СССР. 83, 557 (1952).
- 6. Шкловский И. С. Астрономия. журнал, 30. 1 (1953).
- 7. Гарибян Г. М., Гольдман. Известия АН АрмССР, VII, 2, (1954).
- 8. Ryle M. Vonberg D. Proc. Roy. Soc: 193, 1032 (1948).
- 9. Pane-Scott R., Little A. Austr. Journ. Sci. Res. 4A, 489-507 (1951).
- 10. Payne-Scott R., Little A. Austr. Journ. Sci. Res. 4A, 508-525 (1952).
- 11. Payne-Scott R., Little A. Austr. Journ. Sci. Res. 5A, 32-46 (1952).
- 12. Ryle M. Proc. Roy. Soc. 211A, 351-375 (1952).
- 13, Covington A, Proc. Inst. Radio Eng., 37, 4 (1949).
- 14. Covington A. Journ. Roy. Astron. Soc. Canada, 45, 157-161 (1951).
- Кайдановский Н. Л., Турусбеков М. Т., Хайкин С. Э. Труды V совещания по вопросам космоговни. Изд. АН СССР, (1956).

203404405 000 918019801656019 04036019039 Sb2540960 ИЗЗЕСТИЯ АКАДЕМИИ НАУК АРМЯНСКОЙ ССР

Зрариа- dupbdum, артограссые X. No 4, 1957 Физико-математические науки

АСТРОФИЗИКА

К. А. Григорян

Сравнение и обсуждение результатов электрофотометрических и электрополяриметрических наблюдений ассоциаций Цефей II и Персей II

В работах [1] и [2] приведены результаты определения фотоэлектрическим способом звездных величин и двух цветовых эквивалентов *B*—*V* и *U*—*B* для звезд ассоциации Персея II в системе *U*, *B*, *V*. На фиг. 1 приведено сопоставление наших определений звездных





величин и цветовых эквивалентов с определениями Харриса. Как видно, согласие между этими величинами не вполне удовлетворительное. Дейстительно, между нашими определениями величин и цветового эквивалента *B*—*V* и определениями Харриса существуют некоторые систематические расхождения. Для цвета U-B систематических расхождений не замечается. Указанное расхождение между цветовыми эквивалентами B-V, вероятно, можно приписать ошибкам наблюдений Харриса, так как фундаментальность нашей системы для звездных величин и пветовых эквивалентов была показана [1]. Причина систематического расхождения между нашими результатами и результатами Харриса могла бы выясниться, если бы возможно было сравнить наблюдения Харриса и наблюдения Джонсона и Моргана между собой. К сожалению, такое сравнение невозможно произвести потому, что у этих авторов нет достаточного количества общих звезд.

Можно также сравнить между собой результаты поляриметрических наблюдений звезд ассоциаций Персей II и Цефей II произведенных нами, Хилтнером и Холлом. Графическое сопоставление наших определений степени поляризации и направления электрического вектора с результатами Хилтнера [3] показывает, что существует систематическое расхождение между нашими результатами и результатами Хилтнера. Это расхождение имеет тот же характер, что и расхождение между результатами Хилтнера и Холла. Между нашими же результатами и результатами Хилтнера и Холла. Между нашими же результатами и результатами Холла систематических расхождений нет. При этом нельзя не отметить довольно значительный разброс точек вокруг прямой, соответствующий равным значениям степени поляризации и электрических векторов на графике [3].

Изложенное, повидимому, говорит о том, что в наблюдениях Хилтиера есть какие-то систематические ошибки.

Приведенные графики [3] показывают, что в исследуемых областях направления электрических векторов не остаются постоянными и меняются от точки к точке. Заметим, что в некоторых случаях они почти перпендикулярны галактическому экватору.

Этот результат, повидимому, можно объяснить неоднородностью магнитного поля в исследуемых областях. Этот вывод находится в согласии с результатами исследований Г. А. Шайна [4, 5].

Представляет определенный интерес изучение зависимости степени поляризации от спектральных типов исследуемых звезд. По Домбровскому степень поляризации звезд не зависит от спектрального типа. Как видно из фиг. 2 наши наблюдения подтверждают заключение указанного автора.

Зависимость степени поляризации от избытков цвета была рассмотрена Хилтнером, Холлом—Микеселем. Из анализа своих наблюдений они сделали вывод, что между этими величинами существует некоторая корреляция.

Известно [6], [7], что многоцветная колориметрия открывает принципиально новые пути для решения проблемы одновременного массового определения избытков цвета звезд и их спектральных типов, или, точнее, соответствующих спектру числовых индексов. При этом, применяя многоцветную электрофотометрию, всегда можно выделить звезды с большими избытками цвета.

Электрофотометрические и электрополяриметрические наблюдения

Для определения точных избытков цвета и спектральных типов, в работе Никонова [7] на двухцветной диаграмме строятся линии соответствующие нормальным цветам в исследуемой спектральной области и линий растущего поглощения. Построение этих кривых для нашего случая не является необходимостью, так как все наши результаты были редуцированы к системе U, B, V.



Редукция к системе Джонсона—Моргана была произведена на основе следующих соображений. Различие исходных фотометрических систем Джонсон—Моргана и нашей обусловлено различием эффективных длин волн соответствующих систем, поэтому, для перехода от одной системы к другой, следовало бы исходить из того, что цветовые эквиваленты в одной системе должны быть линейной функцией двух цветовых эквивалентов в другой системе:

$$CI_{12} = A \cdot CI_{12} + B \cdot CI_{23} + C. \tag{1}$$

Очевидно, что если для редукции используется формула типа (1), но без члена BCI'_{23} , то при условии, что значение B заметно отличается от нуля, использование формулы (1) может привести к неправильным результатам. Следует отметить, что если на двухцветной диаграмме, взятые для редкуции звезды расположены на одной прямой линии, или очень близко к ней, то обманчивым образом может получиться редкуционная формула, связывающая каждый из цветового эквивалента одной системы только с одним соответствующим цвету в другой системе.

На полученной нами двухцветной днаграмме точки для редукционных звезд расположены не на прямой. Поэтому появляется возможность определения коэффициентов в редукционной формуле вида (1).

После решения этих уравнений, для двух цветовых эквивалентов, мы получили редукционные формулы типа (1) где коэффициенты В очень близки к нулю. Таким образом в нашем случае возможно было использовать редукционные формулы приведенные в [1]. К. А. Григорян

Поэтому определения избытков цвета в двух различных участках спектра, проведены с помощью следующих формул [6].

$$E_{B-V}^{(Q)} = (B-V) - 0,337Q + 0,009,$$
(2)

$$E_{U-B}^{(Q)} = E_{B-V}^{(Q)} \frac{E_{B-V}^{(Q)} - (B-V) + 0.337 (U-B) - 0.009}{0.337 (B-V)},$$
(3)

где $B \leftarrow V$, $U - B \leftarrow$ цветовые эквиваленты, Q – параметр, зависящий от спектра и не зависящий от мезжзвездного поглощения. Далее уже не представляет трудностей определение средних расстояний ассоциаций, причем для коэффициента γ связывающего общее поглощение с избытками цвета по [8], [9] принято значение 3,5.

Используемые визуальные абсолютные величины этих же звезд в зависимости от класса светимости приведены в нашей работе [3].

Исходя из изложенного, для расстояния двух ассоциаций получим: r₁ = 0,69 кпс. (Цефей II), r₂ = 0,42 кпс. (Персей II).

Если принимать угловые размеры этих ассоциаций —6,5—7°,0 (Цефей II) и 8,0—0,5° (Персей II) то для линейных размеров получим:

d	(по	b)	= 76	пс	d_2 (по,	I) =	83	nc.	(Цефей	II)
d	(110	b)	= 59	пс.,	d'2 (по.	l) =	38	пс.	(Персей	11).

Сравнение этих данных для ассоциаций Цефей II и Персей II с результатами других авторов [10], [11] показывает таб. 1.

Ассоциания	$\begin{array}{c} \operatorname{no} b \\ d_1 \end{array}$ nc.	по d ₂ пс.	ranc.	Автор
Цефей П	80	70	0.63	Маркарян
•	151	E 100	0.72	Морган, Уит- форл, Коде
•	83	76	0,69	Григорян
Персей II	50	50	0.29	Маркарян
	32	43	0,26	Морган, Унт- форд, Коде
	38	59	0,42	Григорян

Рассмотрим, далее, зависимости степени поляризации от избытков цвета. Эти зависимости графически представлены на фиг. З, 4. В асоциации Цефей II, на диаграмме поляризации — избытка цвета, звезды, повидимому, разделяются на две группы по степеням поляризации. Это разделение наблюдается на обоих графиках, $E_{B-V}^{(Q)}$ и $E_{U-B}^{(Q)}$. В ас-

Таблица І

Электрофотометрические и электрополяриметрические наблюдения

социации Персей II не заметно подобного разделения. Исключением является звезда 5 Персея, степень поляризации которой заметно больше, чем у всех остальных. Наши поляриметрические результаты для звезд указанных ассоциаций сопоставлены также с избытками цвета



из работы Стебинса и Уитфорда. Упомянутое разделение на две группы для ассоциаций Цефей II сохраняется и в этом случае (фиг. 5).

Рассмотрим этот вопрос более подробно. Для этого остановимся на зависимости степени поляризации от цветовых эквивалентов, исправленных за поглощение.

Фиг. 6 показывает, что разделение этих двух групп наблюдается и в этом случае. Для части звезд ассоциации Цефей II наблюдаются зависимости от их исправленных цветов. Из этого следует, что степень поляризации звездной группы в некоторой степени зависит от истинного цвета, т. е. имеет, повидимому, звездное или циркумзвездное происхождение.

Аналогичную картину представляет собой фиг. 7 на которой степени поляризации, полученные Хилтнером и Холлом сопоставлены с полученными нами истипными цветами. Следует отметить, что и на этих графиках кривые имеют, начиная с некоторого значения Соск и





Фиг. 5л.



Сосо, очень крутой подъем, где в основном и происходит разделение на две группы.

На фиг. 8 показаны двухцветные диаграммы звезд исследуемых ассоциаций, причем на этих же фигурах дана зависимость между цветами для звезд свободных от межзвездного поглощения (сплош. линия). Приведенные фигуры дают некоторое представление о форме двухцветной диаграммы звездных ассоциаций Цефей II и Персей II, я также об избирательном поглощении в этих двух направлениях.

Значительный интерес представляет получение данных о распределении поглощающей материи в исследуемых ассоциациях. Приве-

К. А. Григорян



фиг. 7.



фиг. 8а.





денные нами карты (фит. 9) показывают распределение избытков цвета в экваториальной системе координат и распределение светлых и темных туманностей взятых из атласа Бечвара [12]. Избытки цвета, относящиеся к звездам ассоциаций, нанесены кружками различного раз-



5 Известия XH, серая физ-мат, наук, № 4

мера и заполнения, диаметры которых пропорциальны наблюдаемым избыткам цвета.

Приведенные карты показывают, что наблюдается некоторая корреляция между избытками цвета звезд и расположением темных туманностей.

Бюраканская астрофизическая обсерватория АН Армянской ССР Поступило 30 1 1957

4. 2. Գրիգորյան

8եՖեՅ II ԵՎ ՊԵՐՍԵՅ II ԱՍՏՂԱՍՓՅՈՒՌՆԵՐԻ ԷԼԵԿՏՐԱԼՈՒՍԱՉԱՓԱԿԱՆ ԴԻՏՈՒՄՆԵՐԻ ՔՆՆԱՐԿՈՒՄԸ ԵՎ ՀԱՄԵՄԱՏՈՒԹՅՈՒՆՆԵՐԸ

ԱՄՓՈՓՈՒՄ

Ներկա աշխատունյան մեջ կատարված են համեմատունյուններ մեր էլեկտրալուսաչափական և էլեկտրարևեռաչափական դիտունների և Հարիսի լուսաչափական ու Հիլաների և Հոլի թևեռաչափական դիտունների միջև։

Համեմատությունները բերված են 1-ին պատկերի վրա և (3) հոդվածում։ Քննարկման համար անհրաժեչտ դիտողական արդյունջները հրատարակված են [1, 3]։ Անհրաժեշտ լույսի ավելցուկների հաշվումները կատարված են եղել հայտնի մեթոդով [6]։

Աշխատության մեջ ընթված են այդ առաղասփյուռների ճամար մեր ճաշված ճեռավորությունները և չափերը։

ЛИТЕРАТУРА

1. Григорян К. А. Сооб. Бюр. Обсер., XXII, 42, 1957.

2. Harris B. Ap. J. 123, 371, 1956.

З. Григорян К. А. Сооб. Бюр. Обсер., XXII, 55, 1957.

4. Шайн Г. А. А. Ж. 32, 381, 1955.

5. Шайн Г. А. А. Ж. 32, 489, 1955.

6. Iohnson H., Morgan W. Ap. J. 117, 373, 1953,

7. Никонов В. Б. Изв. Крым. Астф. Обсер., XII, 1954

8. Мельников О. А. Труды ГАО 97, 1950.

9. Iohnson H., Hiltner W. Ap. J. 124, 367, 1956.

10. Маркарян Б. Е. ДАН Арм. ССР. XV. I. 1952.

11. Morgan W., Whiford A., Code A. Ap. J. 118, 318, 1953.

12. Becuar A. Atlas Coeli skalnate Pleso, Praha, 1948.

24344445 000 4550503055560 44445076435 554544450 ИЗВЕСТИЯ АКАДЕМИИ НАУК АРМЯНСКОЙ ССР

Эраріа-Лирьлина, армырульбы. Х. № 4, 1957 Физико-математические науки

ТЕОРИЯ ПОЛЗУЧЕСТИ

Г. С. Григорян

К расчету безмоментных тонких железобетонных оболочек произвольного очертания с учетом ползучести бетона

В настоящей работе рассматривается вопрос о перераспределении усилий между бетоном и арматурными стержнями в железобетонных тонких безмоментных оболочках вследствие ползучести бетона и о его влиянии на перемещения и деформации срединной поверхности оболочки, в предположении, что распределение усилий в соответствующих упругих оболочках известно. Работа основывается на известной теории ползучести бетона, разработанной Н. Х. Арутюняном [1], и предпосылках теории упругих тонких бозмоментных оболочек [2—5]. Задача об определении напряжений сводится к интегрированию двух самостоятельных обыкновенных дифференциальных уравнений второго порядка относительно первых производных по времени от напряжений в бетоне. В общем случае эти уравнения однородные, полные, с переменными коэффициентами. Доказывается возможность представить их решения сходящимися степенными рядами.

В частном случае, когда оболочки армированы сетками с одинаковым относительным содержанием арматуры в обоих направлениях ($\mu_1 = \mu_2$), задача сводится к интегрированию двух самостоятельных обыкновенных уравнений первого порядка. Вычислены функции влияния показывающие изменение напряжений в арматуре и бетоне сферической и параболической оболочек находящихся под воздействием вертикальной равномерно-распределенной нагрузки (собственный вес) при коэффициенте Пуассона $\nu = 0,25$ и $\mu_1 = \mu_2 = 0,5^{\circ}/_{\circ}$. При $\nu = 0$ функции влияния для напряжений в бетоне и арматуре, как и следовало ожидать, совпадают с таковыми полученными Н. Х. Арутюняном для железобетонных стоек при осевом сжатии (растяжении).

В конце вкратце рассмотрен также вопрос об определении влияния ползучести на перемещения и деформации срединной поверхности оболочки.

Влияние ползучести на напряженно-деформироранное состояние железобетонных оболочек с учетом неоднородности материала (бетонсталь) рассматривается в настоящей работе, повидимому, впервые. И. Е. Прокоповичем [6], на основе полубезмоментной теории цилиндрических оболочек В. З. Власова, рассмотрено влияние ползучести материала на распределение внутренных усилий в ортотропных оболочках, к которым, при определенных предположениях, могут быть отнесены и железобетонные оболочки.

1. Рассмотрим железобетонные тонкие оболочки произвольного очертания, постоянной толщины, армированные одной сеткой расположенной в срединной поверхности оболочки, или двумя сетками равноотстоящими от нее. Стержни арматурных сеток будем считать работающими только на растяжение и сжатие и направленными вдоль линий главных кривизи поверхностей в коих они расположены. Будем считать справедливой гипотезу о неизменяемости нормального элемента и допустимой предположение о безмоментной работе оболочки [2—5]. Арматуру будем считать подчиняющейся закону Гука, а бетон обладающей ползучестью. Примем также, что параметры характеризующие ползучесть бетона не зависят от знака напряжений. Сцепление между арматурой и бетоном будем считать достаточным для обеспечения их совместной работы.

Компоненты напряжений в бетоне и арматуре, а также деформаций и перемещений оболочки, под воздействием не меняющейся во времени внешней нагрузки, будут функциями не только координат точек срединной поверхности, как это имеет место в упругих оболочках, но также возраста бетона в момент приложения внешней нагрузки и продолжительности действия последней.

За начало отсчета времени примем некоторый момент укладки бетона. Возраст бетона будем определять координатой с, а момент времени для которого определяются напряжения и деформациикоординатой t.

Придерживаясь теории ползучести бетона изложенной в работе [1] будем считать, что мера ползучести призматического бетонного бруса находящегося под воздействием осевой силы единичной интенсивности, приложенной в некотором возрасте τ , к моменту t выражается зависимостью:

$$C(t, z) = \varphi(z) [1 - e^{-\gamma(t-z)}], \qquad (1.1)$$

где

$$\varphi\left(z\right) = \frac{A_1}{z} + C_0, \qquad (1.2)$$

A₁, C₀, γ — параметры определяемые экспериментальным путем. Вдияние старения бетона не будем принимать во внимание.

2. Как известно, безмоментные оболочки статически определимы в малом. Поэтому дифференциальные уравнения равновесия рассматриваемых оболочек не будут ничем отличаться от таковых для упругих безмоментных оболочек и, при отнесении срединной поверхности к линиям главных кривизн, будут иметь следующий известный вид [2-5]: Безмоментные тонкие железобетонные оболочки с учетом ползучести бетона 69

$$\frac{\partial}{\partial \alpha} (BT_1) + \frac{\partial A}{\partial \beta} S + \frac{\partial}{\partial \beta} (AS) - \frac{\partial B}{\partial \alpha} T_2 + ABq_1 = 0;$$

$$\frac{\partial}{\partial \beta} (AT_2) + \frac{\partial B}{\partial \alpha} S + \frac{\partial}{\partial z} (BS) - \frac{\partial A}{\partial \beta} T_1 + ABq_2 = 0;$$

$$\frac{T_1}{R_1} + \frac{T_2}{R_2} = q_n,$$
(2.1)

где: «, 3 и А, В — соответственно, криволинейные координаты точек и коэффициенты первой квадратичной формы срединной поверхности;

 T_1 , T_2 , S — нормальные и тангенциальные усилия отнесенные к единице длины дуги, соответственно, линий главных кривизи $\alpha = \text{const}$ и 5 = const средниной поверхности;

R1, R2 — главные радиусы кривизны срединной поверхности;

q₁, q₂, q_n — проекции поверхностной нагрузки соответственно на касательную к линии α = const. на касательную к линии β = const и ил нормаль к срединной поверхности.

В тех случаях, когда свободные члены q_1, q_2, q_n и граничные условия системы (2.1) не являются функциями от времени, тогда и усалия T_1, T_2, S не будут функциями от времени, и будем иметь

$$T_{1} = T_{1}(\alpha, \beta);$$

$$T_{2} = T_{2}(\alpha, \beta);$$

$$S = S(\alpha, \beta).$$

(2.2)

При этом, T₁, T₂, S определяются решением соответствующей упруто-мсновенной задачи.

Приняв, что оболочка загружается в возрасте бетона $\tau = \tau_1$ и ввеля обозначения:

h-толщина оболочки:

$$\sigma_{a_1}(\tau_1, t, \alpha, \beta), \quad \sigma_{b_1}(\tau_1, t, \alpha, \beta), \quad \sigma_{a_1}(\tau_1, t, \alpha, \beta), \\ \sigma_{b_1}(\tau_1, t, \alpha, \beta), \quad \tau_{b_1}(\tau_1, t, \alpha, \beta) = \tau_{b_1}(\tau_1, t, \alpha, \beta),$$

соответственно, — нормальные напряжения в арматуре и бетоне и касательные напряжения в бетоне; p_1, p_2 — относительные содержания арматуры в сечениях α = const и β = const, можем написать следуюшие очевидные равенства

$$\mu_1 h \sigma_{a_1} + h \sigma_{b_1} = T_1^*,$$

$$\mu_2 h \sigma_{a_1} + h \sigma_{b_2} = T_2,$$

$$h \tau_b = S.$$
(2.3)

 Обозначив компоненты деформаций бетона, с учетом ползучести бетона, в общем случае объемного напряженного состояния через г₁, г₂, г₃, ω₁₂, ω₁₃, ω₂₃, пользуясь известными зависимостями свя-

 Злесь и в последующем, рали упрощения записи, аргументы, частично, или полностью, опускаем. зывающими их с компонентами напряжений (см. [1], стр. 19), считая справедливыми приближенные равенства:

$$\varepsilon_3 = 0; \quad w_{13} = 0; \quad w_{23} = 0, \quad (3.1)$$

пренебрегая влиянием э₂ на г₁ и г₂, в соответствии с принятой гипотезой о недеформируемости нормального элемента оболочки, получаем следующие зависимости между остальными компонентами деформаций и изпряжениями в бетоне:

$$\begin{split} \mathbf{s}_{1} &= \frac{1}{E_{\delta}} \left(\mathbf{s}_{\delta_{1}} - \mathbf{v}_{\delta_{\delta_{1}}} \right) - \int_{\tau_{1}}^{\tau} \left[\mathbf{s}_{\delta_{1}}(\tau) - \mathbf{v}_{\delta_{\lambda}}(\tau) \right] \frac{\partial C}{\partial \tau} d\tau; \\ \mathbf{s}_{2} &= \frac{1}{E_{\delta}} \left(\mathbf{s}_{\delta_{\lambda}} - \mathbf{v}_{\delta_{\lambda}} \right) - \int_{\tau_{1}}^{\tau} \left[\mathbf{s}_{\delta_{\lambda}}(\tau) - \mathbf{v}_{\delta_{\lambda}}(\tau) \right] \frac{\partial C}{\partial \tau} d\tau; \\ \mathbf{s}_{12} &= \mathbf{w} = 2 \left(1 + \mathbf{v} \right) \tau_{\delta} \left[\frac{1}{E_{\delta}} - \int_{\tau_{1}}^{t} \frac{\partial C}{\partial \tau} d\tau \right]. \end{split}$$
(3.2)

Из скязанного выше следует, что, если имеет место (2.2), то касательные напряжения в бетоне не будут претерпевать изменений во времени. В настоящей работе будем органичиваться рассмотрением этого случая, что и учтено в третьем уравнении (3.2).

Используя обычные соотношения упругости при осевом растяжении-сжатии для арматурных стержней:

$$z_{ak} = \frac{\sigma_{ak}}{E_a} \quad (k = 1, 2), \tag{3.3}$$

принимая, из условия совместной работы арматуры и бетона

$$z_k = z_{ak} = z_{bk} \ (k = 1, 2),$$
 (3.4)

используя первые два ур-ния (2.3) и (3.2), и введя обозначение

$$\frac{E_a}{E_b} = m, \tag{3.5}$$

можем написать:

$$T_{1} - h \left(1 + \mu_{1}m\right) \sigma_{\delta_{1}} + \gamma \mu_{1}hm\sigma_{\delta_{2}} + \mu_{1}hE_{a} \int_{\tau_{1}}^{\tau} \left[\sigma_{\delta_{1}}(\tau) - \gamma\sigma_{\delta_{a}}(\tau)\right] \frac{\partial C}{\partial \tau} d\tau = 0;$$
(3.6)

$$T_2 - h\left(1 + \mu_2 m\right) \sigma_{\theta_1} + \nu \mu_2 h m \sigma_{\theta_1} + \mu_2 h E_a \int \left[\sigma_{\theta_2}(\tau) - \nu \sigma_{\theta_1}(\tau)\right] \frac{\partial C}{\partial \tau} d\tau = 0,$$

Дифференцируя (3.6) по t с учетом (1.1) получаем:

$$-h\left(1+\mu_{1}m\right)\sigma_{\delta_{1}}+\nu\mu_{1}hm\sigma_{\delta_{2}}-\gamma\mu_{1}hE_{a}\varphi\left(\sigma_{\delta_{1}}-\nu\sigma_{\delta_{1}}\right)++\gamma\mu_{1}hE_{a}\int_{\tau_{1}}^{t}\left[\sigma_{\delta_{1}}(\tau)-\nu\sigma_{\delta_{2}}(\tau)\right]\left[\varphi'\left(\tau\right)+\gamma\varphi\left(\tau\right)\right]e^{-\gamma(t-\tau)}d\tau=0;$$

$$-h\left(1+\mu_{2}m\right)\sigma_{\delta_{2}}^{'}+\nu\mu_{2}hm\sigma_{\delta_{1}}^{'}-\gamma\mu_{2}hE_{a}\varphi\left(\sigma_{\delta_{2}}-\nu\sigma_{\delta_{1}}\right)++\gamma\mu_{2}hE_{a}\int_{\tau_{1}}^{t}\left[\sigma_{\delta_{1}}(\tau)-\nu\sigma_{\delta_{1}}(\tau)\right]\left[\varphi'\left(\tau\right)+\gamma\varphi\left(\tau\right)\right]e^{-\gamma(t-\tau)}d\tau=0.$$
(3.7)

Умножая (3.6) на у. складывая с (3.7), дифференцируя еще раз по t и внеся обозначения:

$$h (1 + \mu_1 m) = a_1; \qquad h (1 + \mu_2 m) = a_2;$$

$$\nu \mu_1 h m = b_1; \qquad \nu \mu_2 m h = b_2;$$

$$\mu_1 h E_a = c_1; \qquad \mu_2 h E_a = c_2;$$

$$\frac{\partial z_{b_i}}{\partial t} = y; \qquad \frac{\partial z_{b_i}}{\partial t} = z,$$
(3.8)

получаем:

$$b_1 \frac{\partial z}{\partial t} + \gamma \left(b_1 + v c_1 \varphi \right) z - \gamma \left(a_1 + c_1 \varphi \right) y - a_1 \frac{\partial y}{\partial t} = 0;$$

$$(3.9)$$

$$b_2 \frac{\partial y}{\partial t} + \gamma \left(b_2 + \imath c_3 \varphi \right) y - \gamma \left(a_2 + c_2 \varphi \right) z - a_2 \frac{\partial z}{\partial t} = 0.$$

Систему (3.9) не трудно привести к виду:

$$\begin{split} \left(b_{2}-\frac{a_{1}a_{2}}{b_{1}}\right)\frac{\partial y}{\partial t}+\gamma\left[\left(b_{2}+vc_{2}\varphi\right)-\left(a_{1}+c_{1}\varphi\right)\frac{a_{2}}{b_{1}}\right]y+\\ &+\gamma\left[\frac{a_{2}}{b_{1}}\left(b_{1}+vc_{1}\varphi\right)-\left(a_{2}+c_{2}\varphi\right)\right]z=0;\\ \left(b_{1}-\frac{a_{1}a_{2}}{b_{2}}\right)\frac{\partial z}{\partial t}+\gamma\left[\left(b_{1}+vc_{1}\varphi\right)-\left(a_{2}+c_{2}\varphi\right)\frac{a_{1}}{b_{2}}\right]z+\\ &+\gamma\left[\frac{a_{1}}{b_{2}}\left(b_{2}+vc_{2}\varphi\right)-\left(a_{1}+c_{1}\varphi\right)\right]y=0. \end{split}$$

$$(3.10)$$

Учитывая (1.2) и введя обозначения:

$$\frac{7}{b_2 - \frac{a_1 a_2}{b_1}} \left[(a_1 + c_1 C_0) \frac{a_2}{b_1} - (b_2 + c_2 C_0) \right] = p_1;$$

Г. С. Григорин

$$\begin{split} \frac{\gamma A_1}{b_2 - \frac{a_1 a_2}{b_1}} \bigg(c_1 \frac{a_2}{b_1} - sc_2 \bigg) &= q_1; \\ \frac{\gamma}{b_2 - \frac{a_1 a_2}{b_1}} \bigg[a_2 + C_0 c_2 - (b_1 + sC_0 c_1) \frac{a_2}{b_1} \bigg] &= m_1; \\ \frac{\gamma A_1}{b_2 - \frac{a_1 a_2}{b_1}} \bigg(c_2 - \frac{sC_0 a_2}{b_1} \bigg) &= n_1; \\ \frac{\gamma}{b_1 - \frac{a_1 a_2}{b_2}} \bigg[(a_2 + c_2 C_0) \frac{a_1}{b_2} - (b_1 + sc_1 C_0) \bigg] &= p_2; \\ \frac{\gamma A_1}{b_1 - \frac{a_1 a_2}{b_2}} \bigg(\frac{c_2 a_1}{b_2} - sc_1 \bigg) &= q_2; \\ \frac{\gamma}{b_1 - \frac{a_1 a_2}{b_2}} \bigg[a_1 + c_1 C_0 - (b_2 + sc_2 C_0) \frac{a_1}{b_2} \bigg] &= m_2; \\ \frac{\gamma A_1}{b_1 - \frac{a_1 a_2}{b_2}} \bigg(c_1 - \frac{sa_1 c_2}{b_2} \bigg) &= n_2; \end{split}$$

перепишем (3.10) в виде:

$$\begin{aligned} \frac{\partial y}{\partial t} &- \left(p_1 + \frac{q_1}{t}\right) y = \left(m_1 + \frac{n_1}{t}\right) z;\\ \frac{\partial z}{at} &- \left(p_2 + \frac{q_2}{t}\right) z = \left(m_2 + \frac{n_2}{t}\right] y, \end{aligned}$$
(3.12)

где p_k, q_k, m_k, n_k (k = 1, 2), как это видно из (3.11), не зависят от t. Система (3.12) легко приводится к следующим двум самостоя-

тельным дифференциальным уравнениям второго порядка с переменными коэффициентами:

$$\begin{aligned} \frac{\partial^2 y}{\partial t^2} + M_1(t) \frac{\partial y}{\partial t} + N_1(t) y &= 0, \\ \frac{\partial^2 z}{\partial t^2} + M_2(t) \frac{\partial z}{\partial t} + N_2(t) z &= 0. \end{aligned}$$
(3.13)

В виду полной идентичности этих ур-ний займемся первым из них.

Переменные коэффициенты его имеют следующий вид:

$$\begin{split} M_{1}(t) = & -\left[\left(p_{1} + \frac{q_{1}}{t}\right) + \frac{\left(m_{1} + \frac{n_{1}}{t}\right)\left(p_{2} + \frac{q_{2}}{t^{2}}\right) - \frac{n_{1}}{t^{2}}}{m_{1} + \frac{n_{1}}{t}}\right] = \\ = & -\left(p_{1} + p_{2}\right) - \frac{q_{1} + q_{2}}{t} + \frac{n_{1}}{m_{1}t^{2}} \frac{1}{1 + \frac{n_{1}}{m_{1}t}}; \end{split} (3.14)$$

$$N_{1}(t) = \frac{p_{1} + \frac{q_{1}}{t}}{m_{1} + \frac{n_{1}}{t}} \left[\left(m_{1} + \frac{n_{1}}{t} \right) \left(p_{2} + \frac{q_{2}}{t} \right) - \frac{n_{1}}{t} \right] + \frac{\left[q_{2} - \left(m_{1} + \frac{n_{1}}{t} \right) \left(m_{1} + \frac{n_{1}}{t} \right) \right]}{\left[q_{1} + \frac{n_{1}}{t} \right]} + \frac{\left[q_{2} - \left(m_{1} + \frac{n_{1}}{t} \right) \left(m_{1} + \frac{n_{1}}{t} \right) \right]}{\left[q_{1} + \frac{n_{1}}{t} \right]} + \frac{\left[q_{2} - \left(m_{1} + \frac{n_{1}}{t} \right) \left(m_{1} + \frac{n_{1}}{t} \right) \right]}{\left[q_{1} + \frac{n_{1}}{t} \right]} + \frac{\left[q_{2} - \left(m_{1} + \frac{n_{1}}{t} \right) \left(m_{1} + \frac{n_{1}}{t} \right) \right]}{\left[q_{2} + \frac{n_{1}}{t} \right]} + \frac{\left[q_{2} - \frac{n_{1}}{t} \right]}{\left[q_{2} + \frac{n_{1}}{t} \right]} + \frac{\left[q_{2} - \frac{n_{1}}{t} \right]}{\left[q_{1} + \frac{n_{1}}{t} \right]} + \frac{\left[q_{2} - \frac{n_{1}}{t} \right]}{\left[q_{2} + \frac{n_{1}}{t} \right]} + \frac{\left[q_{2} - \frac{n_{1}}{t} \right]}{\left[q_{2} + \frac{n_{1}}{t} \right]} + \frac{\left[q_{2} - \frac{n_{1}}{t} \right]}{\left[q_{2} + \frac{n_{1}}{t} \right]} + \frac{\left[q_{2} - \frac{n_{1}}{t} \right]}{\left[q_{2} + \frac{n_{1}}{t} \right]} + \frac{\left[q_{2} - \frac{n_{1}}{t} \right]}{\left[q_{2} + \frac{n_{1}}{t} \right]} + \frac{\left[q_{2} - \frac{n_{1}}{t} \right]}{\left[q_{2} + \frac{n_{1}}{t} \right]} + \frac{\left[q_{2} - \frac{n_{1}}{t} \right]}{\left[q_{1} + \frac{n_{1}}{t} \right]} + \frac{\left[q_{2} - \frac{n_{1}}{t} \right]}{\left[q_{2} + \frac{n_{1}}{t} \right]} + \frac{\left[q_{1} - \frac{n_{1}}{t} \right]}{\left[q_{2} + \frac{n_{1}}{t} \right]} + \frac{\left[q_{2} - \frac{n_{1}}{t} \right]}{\left[q_{2} + \frac{n_{1}}{t} \right]} + \frac{\left[q_{2} - \frac{n_{1}}{t} \right]}{\left[q_{2} + \frac{n_{1}}{t} \right]} + \frac{\left[q_{2} - \frac{n_{1}}{t} \right]}{\left[q_{2} + \frac{n_{1}}{t} \right]} + \frac{\left[q_{2} - \frac{n_{1}}{t} \right]}{\left[q_{2} + \frac{n_{1}}{t} \right]} + \frac{\left[q_{2} - \frac{n_{1}}{t} \right]}{\left[q_{2} + \frac{n_{1}}{t} \right]} + \frac{\left[q_{2} - \frac{n_{1}}{t} \right]}{\left[q_{2} + \frac{n_{1}}{t} \right]} + \frac{\left[q_{2} - \frac{n_{1}}{t} \right]}{\left[q_{2} + \frac{n_{1}}{t} \right]} + \frac{\left[q_{2} - \frac{n_{1}}{t} \right]}{\left[q_{2} + \frac{n_{1}}{t} \right]} + \frac{\left[q_{2} - \frac{n_{1}}{t} \right]}{\left[q_{2} + \frac{n_{1}}{t} \right]} + \frac{\left[q_{2} - \frac{n_{1}}{t} \right]}{\left[q_{2} + \frac{n_{1}}{t} \right]} + \frac{\left[q_{2} - \frac{n_{1}}{t} \right]}{\left[q_{2} + \frac{n_{1}}{t} \right]} + \frac{\left[q_{2} - \frac{n_{1}}{t} \right]} +$$

$$+\left\lfloor \frac{q_1}{t^2} - \left(m_1 + \frac{n_1}{t}\right) \left(m_2 + \frac{n_2}{t}\right) \right\rfloor =$$

 $= (p_1p_2 - m_1m_2) + (p_1q_2 + q_1p_2 - m_1n_2 - n_1m_2)\frac{1}{t} +$

$$= + \left(q_1 q_2 - n_1 n_2 - \frac{n_1 p_1}{m_1}\right) \frac{1}{t^2} + \left(\frac{p_1 n_1}{m_1} - q_1\right) \frac{n_1}{m_1 t^3} - \left(\frac{p_1 n_1}{m_1} - q_1\right) \frac{n_1^2}{m_1^2 t^4} + \cdots$$

Введя новую независимую переменную подстановкой

$$x = \frac{1}{t}, \tag{3.15}$$

будем иметь

$$\frac{\partial y}{\partial t} = -x^2 \frac{\partial y}{\partial x}; \quad \frac{\partial^2 y}{\partial t^2} = x^4 \frac{\partial^2 y}{\partial x^2} - 2x^3 \frac{\partial y}{\partial x}.$$
(3.16)

Используя (3.14)—(3.16) перепишем первое из ур-ний (3.13) в следующем виде:

$$\begin{split} & x^4 \frac{\partial^2 y}{\partial x^2} + x \bigg[(p_1 + p_2) \, x + (q_1 + q_2 - 2) \, x^2 - \\ & - \bigg(\frac{n_1}{m_1} \bigg) x^8 + \bigg(\frac{n_1}{m_1} \bigg)^2 x^4 - \bigg(\frac{n_1}{m_1} \bigg)^3 x^5 + \cdots \bigg] \frac{\partial y}{\partial x} + \\ & + \bigg[(p_1 p_2 - m_1 m_2) + (p_1 q_2 - q_1 p_2 - m_1 n_2 - n_1 m_2) \, x + \\ & + \bigg(q_1 q_2 - n_1 n_2 - \frac{n_1 p_1}{m_1} \bigg) \, x^2 + \end{split}$$

Г. С. Григорян

$$+\left(\frac{p_1n_1}{m_1}-q_1\right)\frac{n_1}{m_1}x^3-\left(\frac{p_1n_1}{m_1}-q_1\right)\frac{n_1^2}{m_1^2}x^4+\cdots\right]y=0.$$
 (3.17)

Рассмотрим ряд

$$\frac{1}{1 + \frac{n_1}{m_1}x} = \left| -\frac{n_1}{m_1}x + \left(\frac{n_1}{m_1}\right)^2 x^2 - \cdots \right|$$

$$\begin{pmatrix} 0 \leqslant x = \frac{1}{z_1} \end{pmatrix}$$
(3.18)

Из (3.11) имеем:

$$\frac{n_1}{m_1} = \frac{A_1}{C_0}.$$
 (3.19)

Для обычных бетонов марок 50—150, $\frac{A_1}{C_0} \approx 5.5$ (см. [1], стр. 70). Для

бетонов более высоких марок, обычно применяемых в оболочках, это отношение, как не трудно сообразить, еще меньше. Оболочки не распалубливаются в такие ранние сроки, как 5—6 дней, т. е.

$$\frac{A_1}{C_0} < \tau_1$$
 (3.20)

Из (3.20) следует сходимость ряда (3.18), следовательно и выражений содержащихся в квадратных скобках в (3.17), что в свою очередь означает возможность представить решение (3.17), следовательно и (3.13) сходящимися степенными рядами (см., например, [7], стр. 139, где даны доказательство этого и метод определения коэффициентов ряда). Интегрируя полученные решения для у и z от τ_1 до t, в соответствии с (3.8), можем определить значения σ_{6k} (k = 1, 2), которые не трудно представить в виде

$$\sigma_{\delta k} = \sigma_{\delta k} \cdot H_{\delta k} \quad (k = 1, 2), \tag{3.21}$$

где τ_{0k}^{*} — напряжения в бетоне при $t = \tau_1$ — определяемые решением соответствующей упругой задачи; $H_{0k} = H_{0k}(\alpha, \beta, \tau_1, t)$ (k = 1, 2) — функции влияния показывающие, закон изменения напряжений в бетоне рассматриваемых оболочек вследствие ползучести бетона.

Для напряжений в арматуре получаются следующие очевидные формулы:

$$\sigma_{ak} = \sigma_{ak} \cdot H_{ak} \quad (k = 1, 2), \tag{3.22}$$

где

$$H_{ak} = H_{ak}(\tau_1, t, \alpha, \beta) = \frac{1 + \mu_k m - H_{\delta k}}{\mu_k m} \quad (k = 1, 2), \tag{3.23}$$

4. При

$$\mu_1 = \mu_2 = \mu \tag{4.1}$$

достигается существенное упрощение. Взамен (3.9) будем иметь:
Безмоментные тонкие железобетонные оболочки с учетом ползучести бегона 75

$$bz' + \gamma (b + \nu c\varphi) z - \gamma (a + c\varphi) y - ay' = 0;$$

$$by' + \gamma (b + \nu c\varphi) y - \gamma (a + c\varphi) z - az' = 0,$$
(4.2)

THE

$$a = h (1 + \mu m); \ b = \nu \mu m h; \ c = \mu h E_a. \tag{4.3}$$

Перепнинем (4.2) в следующем виде:

70 =

$$(b+a) u' + \gamma [a+b+c\varphi(1+\gamma)] u = 0;$$
(4.4)

$$(b-a) w' + \gamma [b-a-c\gamma (1-\gamma)] w = 0,$$

THE

$$u = y - z;$$

$$w = y + z.$$
(4.5)

Откуда

$$u = u^{\circ}e^{-\gamma \int_{\tau_{1}}^{t} \frac{a+b+c\varphi\left(1+\gamma\right)}{a+b} d\tau;}$$

$$(4.6)$$

$$\gamma \int_{\tau_1}^{t} \frac{b-a-c\varphi(1-\tau)}{a-b} d\tau$$

$$= \psi^{\circ} e^{-\frac{1}{\tau_1}}$$

Следовательно:

$$y = \frac{1}{2} \left[u^{\circ} e^{-\gamma \int_{z_{1}}^{t} \frac{a+b+c\varphi(1+\gamma)}{a+b} dz} -\gamma \int_{z_{1}}^{t} \frac{b-a-c\varphi(1-\gamma)}{a+b} dz} \right];$$

$$(4.7)$$

$$z = \frac{1}{2} \left[-u^{\circ} e^{-\gamma \int_{z_{1}}^{t} \frac{a+b+c\varphi(1-\gamma)}{a-b} dz} +w^{\circ} e^{-\gamma \int_{z_{1}}^{t} \frac{b-a-c\varphi(1-\gamma)}{b-a} dz} \right].$$

Натегрируя (4.7) от т₁ до t, учитывая (1.2) и (4.5) получаем:

$$\begin{aligned} z_{\bar{u}_{1}}(\mathbf{t}) &= z_{\bar{u}_{1}}^{*} + \frac{1}{2} \left[(y^{\circ} - z^{\circ}) \int_{z_{1}}^{z} e^{a_{1}(z_{1} - z)} \left(\frac{z_{1}}{z} \right)^{a_{2}} dz + \\ &+ (y^{\circ} + z^{\circ}) \int_{z_{1}}^{t} e^{a_{1}(z_{1} - z)} \left(\frac{z_{1}}{z} \right)^{a_{1}} dz \right]; \end{aligned} \tag{4.8} \\ \sigma_{\bar{u}_{2}}(\mathbf{t}) &= z_{\bar{u}_{2}}^{*} + \frac{1}{2} \left[- (y^{\circ} - z^{\circ}) \int_{z_{1}}^{t} e^{a_{1}(z_{1} - z)} \left(\frac{z_{1}}{z} \right)^{a_{2}} dz + \\ &+ (y^{\circ} + z^{\circ}) \int_{z_{1}}^{t} e^{a_{1}(z_{1} - z)} \left(\frac{z_{1}}{z} \right)^{a_{1}} dz \right], \end{aligned}$$

Г. С. Григорян

гле

$$a_{1} = \gamma \left[1 + \frac{\mu E_{a} C_{0} (1 + \nu)}{1 + \mu m (1 + \nu)} \right]; \quad a_{2} = \frac{\mu E_{a} A_{1} (1 + \nu) \gamma}{1 + \mu m (1 + \nu)}; \\ a_{3} = \gamma \left[1 + \frac{\mu E_{a} C_{0} (1 + \nu)}{1 + \mu m (1 - \nu)} \right]; \quad a_{4} = \frac{\mu E_{a} A_{1} (1 + \nu) \gamma}{1 + \mu m (1 - \nu)}.$$

$$(4.9)$$

Подставляя (4.1) в (3.7), учитывая (3.8), принимая $t = \tau_1$ и отбросив некоторые малые величины, получаем:

$$y^{a} = \frac{\mu E_{a} \gamma \left(\frac{A_{1}}{z_{1}} + C_{0}\right)}{1 + 2\mu m} [\forall \sigma_{b_{2}}^{*} - (1 + \mu m) \sigma_{b_{1}}^{*}];$$

$$z^{a} = \frac{\mu E_{a} \gamma \left(\frac{A_{1}}{z_{1}} + C_{0}\right)}{1 + 2\mu m} [\forall \sigma_{b_{1}}^{*} - (1 + \mu m) \sigma_{b_{2}}^{*}].$$
(4.10)

Подставляя (4.10) в (4.8) получаем следующие выражения для напряжений в бетоне с учетом ползучести:

$$\begin{split} \mathbf{z}_{b_{1}} &= \mathbf{s}_{b_{1}}^{*} \Big[1 - \frac{1}{2} \frac{\mu E_{a} \, \mathbf{\gamma} \left(\frac{A_{1}}{z_{1}} + C_{0} \right)}{1 + 2\mu m} \Big[(1 + \mu m + \mathbf{v}) \left(1 - \frac{\sigma_{b_{1}}}{\sigma_{b_{1}}^{*}} \right) J_{1} + \\ &+ (1 + \mu m - \mathbf{v}) \left(1 + \frac{\sigma_{b_{1}}}{\sigma_{b_{1}}^{*}} \right) J_{2} \Big] \Big] \mathbf{\tilde{z}} \\ \mathbf{z}_{b_{1}} &= \mathbf{z}_{b_{2}}^{*} \Big\{ 1 - \frac{1}{2} \frac{\mu E_{a} \, \mathbf{\gamma} \left(\frac{A_{1}}{z_{1}} + C_{0} \right)}{1 + 2\mu m} \Big[(1 + \mu m + \mathbf{v}) \left(1 - \frac{\sigma_{b_{1}}^{*}}{\sigma_{b_{1}}^{*}} \right) J_{1} + \\ &+ (1 + \mu m - \mathbf{v}) \left(1 + \frac{\sigma_{b_{1}}^{*}}{\sigma_{b_{1}}^{*}} \right) J_{2} \Big] \Big], \end{split}$$

где

$$J_{1} = \int_{\tau_{1}}^{t} e^{a_{1}(\tau_{1}-\tau)} \left(\frac{\tau_{1}}{\tau}\right)^{a_{2}} d\tau = e^{a_{1}\tau_{1}} \frac{a_{2}}{\tau_{1}} a_{1}^{-(1-a_{2})} \left[\Phi\left(a_{1}t,a_{2}\right) - \Phi\left(a_{1}\tau_{1},a_{2}\right) \right];$$
(4.12)

$$J_{2} = \int_{\tau_{1}}^{\tau} e^{a_{0}(\tau_{1} - \tau)} \left(\frac{\tau_{1}}{\tau}\right)^{a_{4}} d\tau = e^{a_{2}\tau_{1}} \tau_{1}^{a_{4}} a_{3}^{-(1 - a_{4})} \left[\Phi\left(a_{3}t, a_{4}\right) - \Phi\left(a_{3}\tau_{1}, a_{4}\right)\right].$$

а функция

$$\Phi\left(\xi,p\right) = \int_{a}^{b} e^{-\tau} \tau^{-p} d\tau \qquad (4.13)$$

выражается известными табулированными функциями. Она рассмотрена и табулирована в работе [1].

Введя обозначения

$$1 - \frac{1}{2} \frac{\mu E_{a} \gamma \left(\frac{A_{1}}{\tau_{1}} + C_{0}\right)}{1 - 2\mu m} \Big[(1 + \mu m + \gamma) \left(1 - \frac{\sigma_{0_{a}}}{\sigma_{0_{a}}^{*}}\right) J_{1} + (1 + \mu m - \gamma) \left(1 + \frac{\sigma_{0_{a}}^{*}}{\sigma_{0_{a}}^{*}}\right) J_{2} \Big] = H_{0_{1}};$$

$$1 - \frac{1}{2} \frac{\mu E_{a} \gamma \left(\frac{A_{1}}{\tau_{1}} + C_{0}\right)}{1 - 2\mu m} \Big[(1 + \mu m + \gamma) \left(1 - \frac{\sigma_{0_{1}}^{*}}{\sigma_{0_{1}}^{*}}\right) J_{1} + (1 + \mu m - \gamma) \left(1 + \frac{\sigma_{0_{1}}^{*}}{\sigma_{0_{1}}^{*}}\right) J_{2} \Big] = H_{0_{1}},$$

$$(4.14)$$

верепнитем (4.11) в виде:

$$\sigma_{5k} = \sigma_{6k}^{*}, H_{k}$$
 (k = 1,2). (4.15)

Напряжения в бетоне соответствующие упругому решению $\sigma_{\delta k}$ (k = 1,2) вожделяются из (3,6) при $t = \tau_1$ и с учетом (4,1) имеют вид:

$$\sigma_{\delta_1}^* = \frac{T_1 \left(1 + \mu m\right) + T_2 \mu \nu m}{h \left(1 + 2\mu m\right)}$$

$$\sigma_{\delta_2}^* = \frac{T_2 \left(1 + \mu m\right) + T_1 \mu \nu m}{h \left(1 + 2\mu m\right)},$$
(4.16)

ле отброшены некоторые малые величины.

$$v = 0$$
 (5.1)

5. При будем иметь:

$$a_{1} = o_{3} = \gamma \left(1 + \frac{\mu E_{a} C_{0}}{1 + \mu m} \right);$$

$$a_{2} = a_{4} = \frac{\gamma \mu E_{a} A_{1}}{1 + \mu m};$$
(5.2)

$$J_1 = J_2 = J = \int_{\tau_1}^{t_2} e^{a_1(\tau_1 - \tau)} \left(\frac{\tau_1}{\tau}\right)^{a_2} d\tau,$$

$$H_{b_{i}} = H_{b_{i}} = H_{b} = 1 - \frac{\mu E_{a} \, \tilde{I} \left(\frac{A_{1}}{\tau_{1}} + C_{0} \right)}{1 + \mu m} J;$$
(5.3)

$$H_{a_i} = H_{a_j} = H_a$$
. (5.4)

Не трудно заметить, что ф-ла (5.3) полностью совпадает, как это окаовало ожидать, с ф-лой полученной в работе [1] для сжатых (расмутых) железобетонных стоек. В приведенных ниже таблицах даны значения H_6 и H_a вычасленные при $\nu = 0$ при различных μ по (5.3), а также H_{6k} и H_{ak} (k = 1, 2) вычисленные по (4.14) при $\nu = 0,25$ и $\mu = 0,5^{\circ}/_{\circ}$, для сферической оболочки вращения находящихся под воздействием вертикальной равномерно-распределенной нагрузки (собственный вес)*.

При этом приняты следующие численные значения параметров характеризующих свойства ползучести бетона:

$$A_1 = 4,82 \cdot 10^{-5}; C_0 = 0,90 \cdot 10^{-5}; \mu = 0,026.$$
 (5.4)

В работе [1], откуда они взяты показана их достаточно хорошая согласованность с опытными данными для обычных бетонов маров 50 — 150 на портландцементе. Принято также m = 10.

Таблица 1

Значения H₆ и H_a для обычного железобетона в зависимости от времеви Г и процента армирования µ, при т₁ = 28 дням

4	1	H	6:	H _a				
t	an 0,5%/o	- 1,0%/0	= 1,5%/6	$= 2,00/_0$	= 0,5%/0	= 1,0%/0	$= 1.5^{0}/_{0}$	- 2.09/6
28 дней	1	1	1	1	1	1	1	1
1,5 мес.	0,96	0,93	0.91	0,88	1,88	1,65	1,62	1,60
3 мес.	0,87	0,86	0,81	0,76	3,62	2,40	2,28	2.18
6 мес.	0,84	0,84	0,78	0,73	4,10	2,03	2,46	2,33
1 год	0,84	0,83	0,78	0,73	4.12	2,66	2,48	2,34
.00	0,84	0,83	0.78	0,73	4,12	2,66	2,48	2,34

Tab.tuga

Значения H_{0k} и H_{ak} (к = 1, 2) для сферического железобетонного купола при µ = 0,5%/0, τ₁ = 28 дням (см. ф-лы (3.22), (3.23), (4.14), 4.15)) в зависняюети от времени t и угла 0 образованного нормалью к средивной поверхности с осью оболочки

6	Part and	2001	100	t (л	ней)			1
0	45	90	180	360	45	90	180	360
		Значен	ия Н _{бі}			Значени	ия Нал	
0	0,97	0,94	0,93	0.93	0,97	0,94	0,93	0,93
$\frac{\pi}{8}$	0,97	0,93	0.92	0,92	0.97	0,94	0,93	0,93
$\frac{\pi}{4}$	0,97	0,93	0,91	0.91	0,999	0,998	0,995	0,994
3# 8	0,96	0,92	0,90	0,90	0,95	0,89	0,87	0.87
$\frac{\pi}{2}$	0,96	0,91	0,89	0,89	0,96	0,91	0,89	0,89

 Вычислительная работа результаты которых сведены в таба, 2 и 3 проведен студентами Ереванского политехнического института им. К. Маркса, С. Заргарянов т М. Мартиросяном.

Безмоментные топкие железобетонные оболочки с учетом ползучести бетона 79

0	-		W. M.	t (д	ней)		-	
-	45	90	180	360	45	90	180	360
	-	Зиачен	ня <i>Н</i> а,		15-	Значен	ня Н _{а.}	
0	1,56	2,20	2,45	2.45	1,56	2,20	2,45	2,45
π 8	1,59	2,26	2,51	2,54	1,52	2,12	2,33	2,35
# 4	1,68	2,45	2,72	2,75	1,02	1,15	1,11	1,11
3 7 8	1,78	2,66	2,97	3,00	2,13	3,20	3,60	3,63
-	1,86	2,84	3,17	3,20	1,86	2,83	3,17	3,20

Таблица З

Звачения Н_{6k} и Н_{ak} (k = 1, 2) для нараболического железобетонного купола нагруженного собственным весом при µ = 0,5%, т₁ = 28 дням (см. ф-лы (3.22), (3.23), (4.14), (4.14)), в зависимости от времени t и угла в образованного пормалью к срединной поверхности с осью оболочки

6				t (д)	ней)	100		
	45	90	180	360	45	90	180	360
		Значен	ня <i>Н</i> 6,			Значен	ня <i>Н</i> б,	
0	0,97	0,94	0,93	0,93	0,97	0,94	0,93	0,93
π 8	0,97	0,94	0.92	0,92	0,97	0,94	0,93	0,93
= 4	0,97	0,93	0,91	0,91	1,01	1,02	1,02	1,02
$\frac{3\pi}{8}$	0,96	0,91	0,90	0,90	0,95	0,90	0,88	0,88
$\frac{9\pi}{20}$	0,96	0,91	0.89	0,89	0,96	0,91	0,89	0,89
	Rew	Значен	ия <i>На</i> ,	-	1.00	Значен	ия <i>На</i> ,	
0	1,56	2,20	2,43	2.46	1,56	2.20	2,43	2,46
	1,59	2,26	2,51	2,54	1,52	2,15	2.33	2,35
1 4	1,68	2,46	2,74	2,76	0,83	0,66	0,66	0,66
3 X	1,80	2,70	3,02	3,05	1,96	3,05	3,42	3,45
911 20	1,85	2,81	3,14	3,17	2,87	2,92	8.20	3,23

Г. С. Григорян

 Выпишем известные геометрические соотношения безмоментной теории связывающие компоненты деформации с перемещениями, относя срединную поверхность к линиям главных кривизи:

$$\varepsilon_{1} = \frac{1}{B} \frac{\partial u}{\partial \alpha} + \frac{1}{AB} \frac{\partial A}{\partial \beta} \psi + \frac{\psi}{R_{1}};$$

$$\varepsilon_{2} = \frac{1}{B} \frac{\partial \psi}{\partial \beta} + \frac{1}{AB} \frac{\partial C}{\partial \alpha} \psi + \frac{\psi}{R_{2}};$$

$$\omega = \frac{A}{B} \frac{\partial}{\partial \beta} \left(\frac{u}{A}\right) + \frac{B}{A} \frac{\partial}{\partial \alpha} \left(\frac{\psi}{B}\right).$$
(6.1)

Входящие в (6.1) относительные удлинения — г₁, г₂ определяются следующими формулами:

$$\varepsilon_1 = \frac{\sigma_{a_1}}{E_a} H_{a_1}; \quad \varepsilon_2 = \frac{\sigma_{a_1}}{E_a} H_{a_2}, \tag{6.2}$$

Для определения « — деформации сдвига срединной поверхности. обратимся к третьему ур-нию (3.2), решение которого, с учетом (1.1) в (1,2) можно представить в виде:

$$\omega = \omega^{\circ} G$$
 (6.3)

Поступнао 20 IV 1957

где

$$\omega^{\alpha} = \frac{2\left(1+\gamma\right)}{E_{\delta}} \tau_{\zeta} \tag{6.4}$$

представляет сдвиг без учета ползучести бетона, а

$$G = G\left(\tau_{1}, t\right) = 1 + E_{b} e^{\tau \tau_{1}} \left(\frac{A}{\tau_{1}} + C_{b}\right) \left(e^{-\tau t} - e^{-\tau \tau_{1}}\right)^{-\tau \tau_{1}}$$
(6.5)

суть функция влияния показывающая нарастание деформации сдвига во времени вследствие ползучести бетона.

Подставляя (6.2) — (6.5) в (6.1) замечаем, что хотя искомые неизвестные u, v, w — суть функции не только α, β , как это имеет место в упругих оболочках, но и времени t, однако интегрирование системы (6.1) может быть осуществлено также как и в упругих оболочках, так как t может быть рассмотрен как постоянный параметр.

7. После того как определены перемещения и, v, w, не трулю определить также и компоненты изгибной деформации в функция времени и координат «, 3 по известным формулам [2 — 5], которые также как и (6.1) не претерпевают изменений вследствие ползучести бетона.

Ереванский политехнический институт им. К. Маркса

Գ. Ս. Գրիգորյան

ԵՐԿԱԹԲԵՏՈՆԵ ԲԱՐԱԿ ԱՆՄՈՄԵՆՏ ԹԱՂԱՆԹՆԵՐԻ ՀԱՇՎՄԱՆ ՄԱՍԻՆ ԲԵՏՈՆԻ ՍՈՂՔԻ ՀԱՇՎԱՌՈՒՄՈՎ

Ц U Ф П Ф П Þ U

Գիտարկվում է լարումների վերաբաշխումը, որ տեղի է ունեծում բետոնի և արմատուրայի միջև, երկաթրետոնև անմոնենտ բարակ բաղանթներում, բետոնի սողջի չետևանջով։ Աշխատությունը չիմնված է բետոնի սողջի Ն. Ե. Հարությունյանի կողմից մշակված տեսության [1] և առաձդական անմոմենտ բարակ թաղանթների տեսության վրա [2-5].

Լարունների որոշման խնդիրը բերված է երկու ինջնուրույն երկրորդ հարգի սովորական դիֆերենցիալ հավասարունների լուծմանը։ Ընդհանուր գեպքում այդ հավասարունները լրիվ են, անհամասեռ, փոփոխական գործակիցներով։ Յույց է տրված, որ նրանց լուծունները կարելի է ներկայացնել զուդամիտվող ասարհմանական շարջերի միջոցով։

Բերված են աղյուսակներ, որոնք ցույց են տալիս, որ սողջի ազգեյունյունը առանձին դեպքերում կարող է ավելի քան 4 անգամ մեծացնել որմատուրայի լարուքները։ Սեղմ կերպով գիտարկված է նաև սողջի ազգեյունյունը տեղափոխուքների և դեֆորմադիաների վրա։

ЛИТЕРАТУРА

 Арутконян. Н. Х. Некоторые вопросы теории ползучести, Гостехтеоретиздат, М.—Л., 1952.

2. Власов В. З. Общая теория оболочек, Гостехтеоретиздат, М., 1949.

. Гольденвейзер А. Л. Теория упругих тонких оболочек, Гостехтсоренздат, М., 1953. Новожилов В. В. Теория тонких оболочек, Сулиромгиз, 1951.

3. Лурье А. И. Статика тонкостенных упругих оболочек. Гостехиздат, 1947.

Прокоповач И. Е. О влиянии цолзучести на распределение внутренних усилий в ортотропных оболочках. Инженерный сборник, XXIV, 1956.

1 Смирнов В. И. Курс высшей математики, П. Гостехтеоретиздат, М.-.Л., 1951.

ՀԱՅԿԱԿԱՆ ՍՍՌ ԳԻՏՈՒԹՅՈՒՆՆԵՐԻ ԱԿԱԳԵՄԻԱՅԻ ՏԵՂԵԿԱԳԻՐ ИЗВЕСТИЯ АКАДЕМИИ НАУК АРМЯНСКОЙ ССР

Эрарца-вшрыбшия, армингрупоббы Х. № 4. 1957 Физико-математические науки

теория ползучести

М. М. Манукян

Изгиб железобетонной балки с учетом установившейся ползучести только сжатой зоны бетона

В работе исследуются деформации и напряжения в изгибаемой железобетонной балке с учетом нелинейной ползучести только сжатой зоны бетона, ползуясь нелинейной теорией ползучести бетона, развитой Н. Х. Арутюняном [1].

Рассматривается тот случай, когда бетон находится в состоянии установившейся ползучести, а напряжение арматуры получает свое предельное значение от.

Пусть имеем изгибаемую железобетонную балку (фиг. 1), имеюшую одну плоскость симметрии, и все внешние силы действуют в этой плоскости. Положим, что сжимаемая зона бетона работает полностью, з растянутая зона не работает вследствие образования в ней трещин. Обозначим расстояние от сжатого края сечения до центра тяжести арматуры через h_1 , высоту сечения — h_1 , ширину — b_2 , расстояние нейтральной оси от верхнего края балки — т.



Фиг. 1.

Направим координатные оси ОХ и ОУ параллельно главным осям перции поперечного сечения, а ось OZ-по направлению параллельно геометриеской оси балки.

При решении задачи будем принимать, что сечения после дефорнации остаются плоскими.

Допустим, что модуль мгновенной деформации бетона постоянен и разен Ес.

Как известно [1], при больших значениях t бетон находится в остоянии установившейся ползучести. Тогда между полной продольной деформацией бетона $z_6(t)$ и напряжением $z_6(t)$ будет существовать следующая зависимость [1]:

$$\frac{d\varepsilon_6(t)}{dt} + \gamma \varepsilon_6(t) = \gamma C_0 f\left[\frac{\sigma_6(t)}{R}\right]. \tag{1}$$

где Со. 7 - параметры, определяемые из опыта.

t-текущая координата времени.

R - временное сопротивление бетона,

 $f\left[\frac{\sigma_{\delta}(t)}{R}\right]$ — некоторая, определяемая из опыта функция от $\frac{\sigma_{\delta}(t)}{R}$, характеризующая нелинейную зависимость между напряжениями и де-

формациями ползучести для данного бетона. Положим, что $f\left[\frac{\sigma_0(t)}{R}\right]$ есть степенная функция вида

$$f\left[\frac{\sigma_{\delta}(t)}{R}\right] = \left[\frac{\sigma_{\delta}(t)}{R}\right]^{n}.$$
(2)

Тогда из (1) получим:

$$\frac{\sigma_6(t)}{R} = \frac{1}{\sqrt[n]{\gamma C_0}} \sqrt[n]{\frac{dz_6(t)}{dt} + \gamma z_6(t)}$$
(3)

Пользуясь гипотезой плоских сечений, имеем

$$a_b(t) = B(z, t) y,$$
 (4)

где B (z, t) — неизвестная кривизна балки в данный момент времени t y — координата точки.

Подставляя значение zb (t) из (4) в (3), найдем

$$\frac{\sigma_{\delta}(t)}{R} = \frac{1}{\sqrt[n]{\gamma C_0}} \sqrt[n]{\frac{dB(z,t)}{dt} + \gamma B(z,t)} \cdot \sqrt[n]{y}$$
(5)

Допустим, что напряжение арматуры получает свое предельное значение от, тогда для определения усилий в арматуре Na получим

$$N_a = F_a z_{\tau}$$
. (6)

где F_a - площадь арматуры.

Напишем уравнения равновесия элемента балки, находящегося между произвольным сечением z и торцевым сечением z = l.

Имеем

$$\int_{0}^{s} \sigma_{\delta}(t) \, b \, dy - N_{\alpha} = 0, \tag{7}$$

Изгиб железобеточной балки с учетом установнышейся ползучести бетона 85

$$\int_{0}^{t} \sigma_{0}(t) \ by \ dy + N_{a} \ (h_{1} - \eta) = M_{z}, \tag{7}$$

где у - пока неизвестная высота сжатой зоны бетона.

Подставляя значения $\sigma_{\delta}(t)$ и N_a из (5) и (6) в уравнения (7), после интегрирования и некоторых преобразований находим:

$$\zeta = \left(1 - \frac{M_z}{\mu h_1 F_b \sigma_T}\right) \frac{2n+1}{n},\tag{8}$$

$$\left[\frac{dB\left(z,\,t\right)}{dt} + \gamma B(z,\,t)\right]^{\frac{1}{n}} = \left(\frac{\gamma C_{0}}{h_{1}}\right)^{\frac{1}{n}} \mu \,\frac{n+1}{n} \frac{1}{\zeta 1 + \frac{1}{n}} \,\frac{\sigma_{T}}{R},\tag{9}$$

где

$$\zeta = \frac{\eta}{h_1}$$
, (10)

 $\mu = \frac{F_a}{F_b}$ — процент армирования.

Пользуясь (9), выражению (5) можно дать следующий вид:

$$\sigma_{\delta} = \mu \frac{n+1}{n} \frac{1}{\zeta_1 + \frac{1}{n}} \left(\frac{y}{h_1}\right)^{\frac{1}{n}} \sigma_T, \tag{11}$$

Из формул (8) и (11) видно, что 5 и за не зависят от времени *t*. Из (9) следует, что

$$\frac{dB\left(z,t\right)}{dt} + \gamma B\left(z,t\right) = \frac{\gamma C_0}{h_1} \frac{\mu^n \left(1+\frac{1}{n}\right)^n}{\zeta n+1} \left(\frac{\sigma_T}{R}\right)^n \tag{12}$$

Интегрируя это уравнение и пользуясь начальным условием, найдем:

$$B(z, t) = \mu^{n} \frac{C_{0}}{h_{1}} \frac{\left(1 + \frac{1}{n}\right)^{n}}{\zeta 1 + n} \cdot \left(\frac{z_{T}}{R}\right)^{n} \left[1 - e^{-\tau(t - z_{0})}\right]$$
(13)

Пользуясь выражениями (4) и (13) для определения полной продольной деформации бетона zz(t), получим

$$\varepsilon_{b}(t) = \mu^{n} \frac{C_{0}y}{h_{1}} \frac{\left(1 + \frac{1}{n}\right)^{n}}{(1 + n)} \left(\frac{z_{T}}{R}\right)^{n} \left[1 - e^{-\gamma(t - z_{0})}\right],$$
(14)

Для деформации арматуры з_а(t) имеем:

$$\varepsilon_a = \frac{\sigma_T}{E_a},\tag{15}$$

где Еа — модуль деформации арматуры.

Дифференциальное уравнение изогнутой оси балки согласно [13] будет иметь вид

$$\frac{d^2w}{dz^2} = \mu^a \frac{C_0}{h_1} \frac{\left(1 + \frac{1}{n}\right)^a}{\xi 1 + n} \left(\frac{\sigma_T}{R}\right)^a \left[1 - e^{-\gamma(t - \tau_0)}\right]$$
(16)

где w — прогиб балки.

Институт математики и механнки АН Армянской ССР

Поступило 20 IV 1957

U. U. Umfinchjunfi

ԵՐԿԱԹԲԵՏՈՆԵ ՀԵԾԱՆԻ ԾՌՈՒՄԸ ԲԵՏՈՆԻ ՍԻԱՅՆ ՍԵՂՄՎԱԾ ԳՈՏՈՒ ՀԱՍՏԱՏՎԱԾ ՍՈՂՔԻ ՀԱՇՎԱՌՈՒՄՈՎ

ԱՄΦΠΦΠΡՄ

Հողվածում, Ն. Խ. Հարությունյանի առաջադրած ոչ դծային սողջի տեսության հիման վրա, առամնասիրվում են ծովող երկաթ-րեամնե հեծանի լարամները և դեֆորմացիան, երբ բետոնի սեղմված դոտին աշխատում է լրիվ, իսկ ձղված դոտին չի աշխատում՝ նրանում առաջացած ճաջերի պատճառով։

Քննարկվում է այն դեպքը, երը բետոնը դանվում է հաստատված ռողքի վիճակում, իսկ երկանի լարումն ստանում է իր սահմանային արժեքը։

Առաջադրված խնդրի լուծման համար օգտագործվում է բնառնի հատ տատված սողջի (1) հավասարումը։ Սողջի ոչ գծայնությունը վերցվում է աստիճանային տեսջով։ Ապա օգտադործելով հարխ հատվածների հիպոխեզը, հնծանի հավասարակշոււթյան հավասարումներից որոշվում են հեծանի սեղմված գոտու և ընտոնի լարման մեծությունները։ Այնուհետև որոշվում են բնոոնի և նրկաթի դնֆորմացիանները։

ЛИТЕРАТУРА

1. Арутюнян Н. Х. Некоторые вопросы теории ползучести. Гостехнадат, М., 1952.

20340400 000 959505605605 040950505 852540960 ИЗВЕСТИЯ АКАДЕМИИ НАУК АРМЯНСКОЙ ССР

Зіціна-марылан, цінапорільбіве X, № 4, 1957 Физико-математические науки

ТЕОРИЯ МЕХАНИЗМОВ И МАШИН

Н. И. Левитский и К. Х. Шахбазян

Аналитический метод проектирования пространственного четырехзвенника с двумя вращательными и двумя шаровыми парами

Пространственные четырехзвенники с двумя вращательными и двумя шаровыми парами применяются в качестве передаточных механизмов приборов и служат для воспроизвеления заданной зависимости иежду премещениями ведущего и рабочего (ведомого) звеньев. Проектиреванию (синтезу) этих механизмов были посвящены работы Е. П. Новодворского [4]. Б. И. Степанова [5], Н. И. Левитского и К. Х. Шахбазяна [2], В. А. Зиновьева [1] и П. В. Цвияка [6], причем только в работах [2] и [1] указаны метолы вычисления всех восьим параметров.

В настоящем исследовании дано развитие метода, предложенного авторами в предыдущей работе [2]. Это развитие выразилось в более целесообразном выборе системы координат, благодаря чему упростились расчетные операции по вычислению искомых параметров и облегчилось построение схемы механизма в ортогональных проекциях.

1. Постановка задачи

Рассматривается пространственный четырехзвенник, в котором ведущее звено AB и рабочее (ведомое) звено CD соединены со стойкой при помощи вращательных пар (фиг. 1), а с шатуном BC при помощи шаровых пар. Лишняя степень свободы, которая получается от свободного вращения шатуна относительно своей оси, не учитывается, так как она не влияет на зависимость между углами поворога звеньев AB и CD.

Положение координатных осей, следуя П. Б. Цвияку [6], выбирвем следующим образом: ось ох направлена по оси вращения звена AB, плоскость оуг совпадает с плоскостью движения центра шаровой вары B, плоскость оух составляет угол равный 90° с плоскостью движения центра шаровой пары C, т. е. с плоскостью Q. Тогда рассматриваемый механизм определится шестью параметрами, в качестве которых при длине звена AB, принятой за единицу, удобно взять слелующие: координаты точка $D(x_D, y_D, z_D)$, т. е. точки пересечения оси вращения звена CD с плоскостью Q; длина шатуна I, длина рабочего





Фиг. 1.

звена г и угол 3, т. е. угол между положительным направлением оси оу и положительным направлением следа плоскости Q на плоскости оху, которое будем выбирать гак. чтобы угол 3 заключался в пределах от 0° до 180°. Кроме того в число вычисляемых параметров входят начальные углы α_0 и ψ_0 , которые определяют начало отсчета углов поворота звеньев AB и CD т. е. углов α и ψ . Начальный угол α_0 отсчитывается от положительного направления осн oy, начальный угол ψ_0 —от линии, прохолящей через точку D параллельно следу плоскости Q на плоскости oxy. Отсчет всех углов будем производить против движения часовой стрелки.

Как и в предыдущей нашей работе [2] для получения зналитического выражения отклонения от заданной зависимости составим сперва выражение взвещенной разности Δ_q в виде разности квадратов переменной длины l_{ϕ} и длины щатуна l_{c}

$$\Delta_q = l_{di}^2 - l^2,$$

Переменная длина *l*_# представляет собою расстояние между точками В и С при заданных углах * н ф.

Отсюда

$$I_{\phi}^{2} = (x_{B} - x_{c})^{2} + (y_{B} - y_{c})^{2} + (z_{B} - z_{c})^{2}, \qquad (2)$$

где

$$\begin{aligned} x_B &= 0; & x_c = x_D - r\cos\left(\phi + \phi_0\right) \cdot \sin\beta; \\ y_B &= \cos\left(\alpha + \alpha_0\right); & y_c = y_D + r\cos\left(\phi + \phi_0\right) \cdot \cos\beta; \\ z_B &= \sin\left(\alpha + \alpha_0\right); & z_c = z_D - r\sin\left(\phi + \phi_0\right). \end{aligned}$$

Аналитический метод проектирования пространственного четырехзвенника 89

Подставляя значение l^2_{ϕ} из уравнения (2) в выражение взвешенной разности (1), получаем после преобразований

$$\Delta_{q} = -2rz_{D}\sin(\psi + \psi_{0}) + 2r(y_{D}\cos\beta - x_{D}\sin\beta)\cos(\psi + \psi_{0}) - -2z_{D}\sin(\alpha + \alpha_{0}) - 2y_{D}\cos(\alpha + \alpha_{0}) + 2r\sin(\alpha + \alpha_{0})\sin(\psi + \psi_{0}) - -2r\cos\beta\cos(\alpha + \alpha_{0})\cos(\psi + \psi_{0}) + x_{D}^{2} + y_{D}^{2} + z_{D}^{2} + r^{2} + 1 - l^{2}.$$
 (3)

Для получения приближенного выражения разности Δ_{ψ} , т. е. разности между заданной функцией $\psi = f(\alpha)$ той функцией $\psi = f_M(\alpha)$, которая воспроизводится механизмом, раскладываем в ряд выражение взвешенной разности (3) в окрестности точки Δ_{q_M} , соответствующей значениям $\alpha = \alpha_M$ и $\psi = \psi_M$, где α_M и ψ_M —значения углов α и ψ , получаемые в механизме.

Тогда, ограничиваясь линейными членами ряда, имеем:

$$\Delta_q \approx \Delta_{q_M} + \frac{\partial \Delta_q}{\partial \psi} \left(\psi - \psi_M \right) + \frac{\partial \Delta_q}{\partial z} \left(\alpha - \alpha_M \right). \tag{4}$$

Отсюда, принимая во внимание, что $\Delta_{q_M} = 0$, а разность $\psi - \psi_M$ при $\mathbf{1} = \mathbf{a}_M$ равна искомой разности Δ_{ϕ_A} получаем:

$$\Delta_{\psi} = rac{\Delta_q}{rac{\partial \Delta_q}{\partial \psi}} \, .$$

Выполняя дифференцирование, получаем

$$\Delta_{\psi} = \frac{\frac{\Delta_{q}}{2r}}{A\cos\left(\psi + \psi_{0}\right) - B\sin\left(\psi + \psi_{0}\right)},$$
(5)

где

$$A = \sin\left(a + a_0\right) - z_D; \tag{6'}$$

 $B = y_D \cos \beta - x_D \sin \beta - \cos \beta \cos (\alpha + \alpha_0).$

Отклонение Δ_{ψ} согласно выражению (6) зависит от восьми параметров: r, l, x_D, y_D, z_D, x_o, β и ψ_0 .

Задача синтеза рассматриваемого механизма и состоит в таком выборе этих параметров, при котором отклонение До мало на заданном интервале изменения углов а и Ф.

2. Вычисление восьми параметров

Если требуется подобрать (вычислить) восемь нараметров мехаяизма, то выражение взвешенной разности Δ_q после преобразований представляется в следующем виде:

$$\Delta_q = 2A \left[F(\alpha) - P_0 \varphi_0(\alpha) - P_1 \varphi_1(\alpha) - \dots - P_7 \varphi_7(\alpha) \right], \tag{7}$$

где

$$F(\alpha) = \sin \psi$$

$$\begin{aligned} \varphi_{0}(\alpha) &= \cos \alpha \cos \phi; \\ \varphi_{1}(\alpha) &= \sin \alpha \cos \phi; \\ \varphi_{2}(\alpha) &= \cos \alpha \sin \phi; \\ \varphi_{2}(\alpha) &= \cos \alpha \sin \phi; \\ \varphi_{3}(\alpha) &= 1; \\ \varphi_{4}(\alpha) &= \sin \alpha \sin \phi; \\ \varphi_{5}(\alpha) &= \cos \alpha; \\ \varphi_{6}(\alpha) &= \sin \alpha; \\ \varphi_{7}(\alpha) &= \cos \phi. \end{aligned} \\ A &= -r \left[z_{D} \cos \phi_{0} + (y_{D} \cos \beta - x_{D} \sin \beta) \cdot \sin \phi_{0} \right]; \\ P_{0} &= \frac{r}{A} \left(\cos \beta \cos \alpha_{0} \cos \phi_{0} - \sin \alpha_{0} \sin \phi_{0} \right); \\ P_{1} &= -\frac{r}{A} \left(\cos \beta \sin \alpha_{0} \cos \phi_{0} + \cos \alpha_{0} \sin \phi_{0} \right); \\ P_{2} &= -\frac{r}{A} \left(\cos \beta \cos \alpha_{0} \sin \phi_{0} + \sin \alpha_{0} \cos \phi_{0} \right); \\ P_{3} &= -\frac{1}{2A} \left(x_{D}^{2} + y_{D}^{2} + z_{D}^{2} + r^{2} + 1 - l^{2} \right); \\ P_{4} &= \frac{r}{A} \left(\cos \beta \sin \alpha_{0} \sin \phi_{0} - \cos \alpha_{0} \cos \phi_{0} \right); \\ P_{5} &= \frac{1}{A} \left(z_{D} \sin \alpha_{0} + y_{D} \cos \alpha_{0} \right); \end{aligned}$$

$$(10)$$

$$P_7 = \frac{r}{A} \left[z_D \sin \phi_0 - (y_D \cos \beta - x_D \sin \beta) \cos \phi_0 \right].$$

Отклонение Δ₄ определяется по формуле (6), которая принимает следующий вид:

$$\Delta_{\phi} = \frac{F(\alpha) - P_0 \varphi_0(\alpha) - P_1 \varphi_1(\alpha) - \cdots - P_7 \varphi_7(\alpha)}{(1 - P_2 \cos \alpha - P_4 \sin \alpha) \cos \psi + (P_0 \cos \alpha + P_1 \sin \alpha + P_7) \sin \psi} , (11)$$

Для вычисления тех значений коэфициентов P_0 , P_1 , $\cdots P_7$, при которых отклонение Δ_{ϕ} будет мало на заданном интервале изменения углов α и ψ , можно использовать интерполирование, квадратическое приближение или наилучшее приближение.

Методы вычисления коэффициентов P_0 , P_1 ,..., P_7 дляфункции вида [7] указаны в монографии Н. И. Левитского [3]. В настоящей статье покажем только как после вычисления коэффициентов P_0 , P_1 ,..., P_7

:90

Аналитический метод проектирования пространственного четырехавенника

южно найти искомые параметры механизма. С этой целью преобранем систему уравнений (10) к следующему виду:

$$A\left(P_0 \sin \alpha_0 + P_1 \cos \alpha_0\right) = -r \sin \phi_0; \qquad (12)$$

$$A\left(P_0\cos\alpha_0 - P_1\sin\alpha_0\right) = r\cos\beta\cos\psi_0; \tag{13}$$

$$A\left(P_2\sin\alpha_0 + P_4\cos\alpha_0\right) = -r\cos\phi_0; \tag{14}$$

$$A\left(P_{a}\cos\alpha_{0}-P_{4}\sin\alpha_{0}\right)=-r\cos\beta\sin\psi_{0};$$
(15)

$$A\left(P_{a}\sin\alpha_{a}-P_{5}\cos\alpha_{a}\right)=-y_{D};$$
(16)

$$A\left(P_{\rm s}\cos\alpha_{\rm o}+P_{\rm s}\sin\alpha_{\rm o}\right)=z_D;\tag{17}$$

$$AP_{z} = r \left[z_{D} \sin \phi_{0} - (y_{D} \cos \beta - x_{D} \sin \beta) \cos \phi_{0} \right]; \qquad (18)$$

$$-2AP_3 = x_D^2 + y_D^2 + z_D^2 + r^2 + 1 - l^2.$$
(19)

Разделив уравнения (12) на (14) и (15) на (13), имеем:

$$tg_{2_0} = \frac{P_0 tga_0 + P_1}{P_2 tga_0 + P_4} = -\frac{P_4 tga_0 - P_2}{P_1 tga_0 - P_0} \,. \tag{20}$$

Исюда

$$tgz_0 = B \ge \sqrt{B^2 + 1} \tag{21}$$

$$B = \frac{P_{\theta}^{2} + P_{z}^{1} - P_{1}^{2} - P_{4}^{2}}{2\left(P_{0}P_{1} + P_{2}P_{4}\right)}$$
(22)

Резделив уравнение (15) на (12), получаем:

$$\cos \beta = \frac{P_2 - P_1 t g \, a_0}{P_0 t g a_0 + P_1} \,. \tag{23}$$

Разделив уравнение (16) на (17) и подставляя в уравнения (14) в (18) значение коэффициента А, имеем

$$\frac{y_D}{z_D} = \frac{P_5 - P_6 \lg a_0}{P_6 + P_5 \lg a_0};$$

 $|z_D \cos \psi_0 + (y_D \cos \beta - x_D \sin \beta) \sin \psi_0| \times$

$$\times (P_2 \sin \alpha_0 + P_4 \cos \alpha_0) = \cos \phi_0;$$

$$-\left[z_D\cos\psi_0+\left(y_D\cos\beta-x_D\sin\beta\right)\sin\psi_0\right]\cdot P_7=$$

$$z_D \sin \phi_0 - (y_D \cos \beta - x_D \sin \beta) \cdot \cos \phi_0$$
.

Полученная система уравнений является линейной относительно неказестных x_D, y_D и z_D. Решая эту систему, получаем:

$$z_D = \frac{1 - P_{\rm T} \, \mathrm{tg} \, \dot{\varphi}_0}{(1 + \mathrm{tg}^2 \, \dot{\varphi}_0) \, (P_2 \sin \alpha_0 + P_4 \cos \alpha_0)} \,; \tag{24}$$

$$y_D = \frac{P_5 - P_8 \, \text{tg} \, a_0}{P_8 + P_5 \, \text{tg} \, a_0} \, z_D;$$
(25)

Re

Н. И. Левитский и К. Х. Шахбазян

$$\mathbf{x}_{D} = \frac{1}{\sin\beta} \left(\mathbf{y}_{D} \cos\beta - \mathbf{z}_{D} \frac{P_{\tau} + \mathrm{tg}\,\psi_{0}}{1 - P_{\tau}\,\mathrm{tg}\psi_{0}} \right). \tag{26}$$

Из уравнений (14) и (17) получаем:

Наконец из уравнений (19) имеем:

$$l = V 2AP_3 + x_D^2 + y_D^2 + z_D^2 + r^2 + 1$$
 (28)

3. Угол давления

После вычислиния параметров механизма из условий приближения к заданной зависимости следует проверить значение углов давления в механизме.

Для рабочего звена *CD* углом давления будем считать угол между направлением шатуна *BC* и направлением скорости точки *C*. В соответствии с фиг. 2 обозначим угол давления через *v*, угол между направлением шатуна и проекцией его на плоскость *Q* через *b* и угол между направлением звена *CD* и той же проекцией шатуна через *y*.



Фиг. 2.

Тогда на основании известного соотношения между направляющими косинусами имеем:

 $\cos v = \cos \delta \sin \gamma. \tag{29}$

Углы 4 и 7, как показал П. Б. Цвияк, могут быть найдены графически одновременно с построением положений механизма в ортогональных проекциях. На фиг. 3 показано, как можно определить положение звена *CD* по заданному положению звена *AB*. В качестве вертикальной плоскости проекции принимаем плоскость *оуг* и в качестве горизонтальной—плоскость *оху*. Для нахождения положения точки *C* по заданному положению точки *B* совмещаем плоскость *Q* с вертикальной



плоскостью проекций. Искомое положение точки С должно находиться на окружности I-I раднуса г. Кроме того эта точка должна лежать на расстоянии / от точки В. Геометрическим местом точек, лежащих в плоскости Q на расстоянии l от заданного положения точки B, является окружность II-II, получающаяся при пересечении с плоскостью Q сферы раднуса / с центром в точке В. Центр окружности II-II обозначим через S. Горизонтальная проекция центра S найдется в основании перпендикуляра, опущенного из точки В на след плоскости Q, а вертикальная проекция и положение точки S в совмещенной плоскости (S°) найдется из условия равенства аппликат точек В и S. Раднус окружности II-II равен расстоянию от точки S в горизонтальной плоскости до точки К, получающейся на следе плоскости Q путем засечки раднусом / из точки В. Искомое положение точки С в совмещенной плоскости (С) находится на пересечении окружностей [и II-II. угол & при этом графическом построении равен углу BKS, а УГОЛ Y-УГЛУ S°C°D°.

Покажем, что углы д и у можно вычислять также аналитически Проектируя треугольник BDS в горизонтальной плоскости на осн ох и оу, имеем:

$$BS\cos\beta + DS\sin\beta = x_D;$$

$$BS\sin\beta - DS\cos\beta = y_D - \cos(\alpha + \alpha_0).$$
(30)

Отсюда

$$BS = x_D \cos \beta + y_D \sin \beta - \sin \beta \cos (\alpha + \alpha_0),$$

следовательно

$$\sin\delta = \frac{x_D\cos\beta + y_D\sin\beta}{l} - \frac{\sin\beta}{l}\cos(\alpha + \alpha_0).$$
(31)

В треугольнике D°C S° имеем:

$$C^{\circ}S^{\circ} = l\cos\delta;$$

$$\cos\gamma = \frac{r^{2} + l^{2}\cos^{2}\delta - (D^{\circ}S^{\circ})^{2}}{2rl\cos\delta}$$

 $C^{\circ}D^{\circ} = r$:

Кроме того имеем:

$$(D^{\circ}S^{\circ})^{2} = (DS)^{2} + [z_{D} - \sin(\alpha + \alpha_{0})]^{2}.$$

Из уравнений (30) получаем:

$$DS = x_D \sin \beta - y_D \cos \beta + \cos \beta \cos (\alpha + \alpha_0).$$

Следовательно,

$$\cos\gamma = \frac{r^2 + l^2 \cos^2 \delta + A^2 - B^2}{2r l \cos \delta},$$
 (32)

где А и В определяются по (6').

4. Пример

Спроектировать пространственный механизм для воспроизведения функции

 $y = \lg x$

в пределах от $x_0 = 1$ до $x_m = 10$ при углах размаха $\alpha_m = 55^\circ$ и $\phi_m = -90^\circ$.

Масштабы графика $\psi = f(\alpha)$, изображающего зависимость $y = \lg x$ найдутся из соотношений:

$$\mu_{y} = \frac{y_{m} - y_{0}}{\psi_{m}} = -\frac{1}{90} \cdot \frac{1}{r \text{ pag}} \cdot \frac{1}{r \text{ pag}} \cdot \mu_{x} = \frac{x_{m} - x_{0}}{\alpha_{m}} = \frac{9}{55} \cdot \frac{1}{r \text{ pag}} \cdot \frac{1}{r \text{$$

Заданная зависимость (фиг. 4) имеет вид:

$$y_0 + \mu_y \psi = \lg (x_0 + \mu_x \alpha).$$

Подставляя значения масштабов µу и µл, получаем

$$\psi = -90 \lg \left(1 + \frac{9}{55} \alpha\right)^*;$$
 или $\alpha = \frac{55}{9} \left(10^{-\frac{9}{90}} - 1\right).$

Углы ф и з измеряются в традусах.



Коэффициенты P_0 , $P_1 \cdots P_7$ будем вычислять по методу интернолирования, располагая узлы интернолирования так же, как располагаются нули многочлена Чебышева восьмой степени [7]. В соответствии с графиком заданной зависимости можно ожидать, что многочлен вида

$$P(\mathbf{y}) = a_0 \mathbf{y}^8 + a_1 \mathbf{y}^7 + \dots + a_8.$$

лучше представляет отклонение от заданной зависимости ∆₀ чем многочлен вида

$$P(x) a_{0} x^{6} + a_{1} x^{7} + \cdots + a_{8}$$

Поэтому выбираем узлы интерполирования вблизи тех точек, где обращается в нуль многочлен Чебышева T_s(y). Ординаты этих точек даются формулой:

$$\psi = \frac{\psi_m}{2} - \frac{\psi_m}{2} \cos \frac{2i-1}{16} \pi; \quad i = 1, \ 2, \cdots, 8.$$

После некоторого округления принимаем значения углов 4 и а в узлах интерполирования, указанные в таблице 1.

Таблица 1

1a	0	1*34'55"	4°45'22"	9*14/20*
4	00	9*	22°30'	36°
(ar	18*13'05*	28*15'16"	42"25'55"	55°
ψ.	54°	67°30'	81*	901

Вычисляя по формулам (8) функции $F(\alpha)$, $\varphi_0(\alpha)$, $\varphi_1(\alpha)$, ..., $\varphi_7(\alpha)$ получаем, из условия равенства нулю разности Δ_q в узлах интерполирования, следующие уравнения: $P_0 + P_3 + P_5 + P_7 = 0;$

- 0.98931 $P_0 + 0.02727 P_1 0.15637 P_2 + P_3 0.00432 P_4 + 0.99962 P_5 + 0.02761 P_6 + 0.98769 P_7 = -0.15643;$
- 0,92070 $P_0 + 0.07660 P_1 0.38136 P_2 + P_3 0.03173 P_4 + 0.99656 P_5 + 0.08291 P_6 + 0.92388 P_7 = -0.38268;$
- 0.79853 $P_{\rm p}$ + 0.12989 $P_{\rm 1}$ 0.58017 $P_{\rm 2}$ + $P_{\rm 3}$ 0.09437 $P_{\rm 4}$ + 0.98703 $P_{\rm 5}$ + 0.16055 $P_{\rm 8}$ + 0.80902 $P_{\rm 7}$ = -0.58779;
- 0.55832 $P_0 + 0.18376 P_1 0.76846 P_2 + P_3 0.25292 P_4 + 0.94987 P_5 + 0.31263 P_6 + 0.58779 P_7 = -0.80902;$
- 0.33709 $P_0 + 0.18115 P_1 0.81381 P_2 + P_3 0.43735 P_4 + 0.88086 P_5 + 0.47338 P_0 + 0.38268 P_5 = -0.92388;$
- 0.11546 $P_0 + 0.10554$ $P_1 0.75892$ $P_2 + P_3 0.66640$ $P_4 + 0.73808$ $P_5 + 0.67471$ $P_6 + 0.25643$ $P_7 = -0.98769;$
 - $-0.57358 P_2 + P_3 0.81915 P_4 + 0.57358 P_5 + 0.81915 P_6 = -1.$

Применяя обычные способы решения системы линейных уравнений, находим следующие значения коэффициентов:

Затем находим значение величины $\frac{\Delta_q}{2A}$ по формуле (7) в промежутках между узлами интерполирования. Во всех точках эти величины оказались равными нулю с точностью, по крайней мере, до пяти знаков после запятой.

Далее, приступаем к определению искомых параметров механизма. По формуле (21) находим:

 $tga_0 = -1.65446$ ii $tga_0 = 604424$.

Подсчитывая затем значение cosβ по формуле (23) убеждаемся, что только первое значение lgx₀ удовлетворяет условиям задачи, так как при втором значении cos3 получается больше единицы. Имеем

$$a_0 = -121^{\circ}09'00''$$
 H $-58^{\circ}51'00''$
 $\cos\beta = 0.252209$ $\beta = 75^{\circ}27'24''.$

Затем по формуле (20) имеем:

 $tg \psi_{0} = -0.0631970.$

Отсюда

у₀ = 176° 23′02″ и −3°36′58″.

Вычисляя параметр z_D по формуле (24), имеем:

 $z_D = 0.92847$ при $a_0 = 121^{\circ}09'$ $z_D = 0.92847$ при $a_n = 58^{\circ}51'$.

Параметр r по условию всегда величина положительная. Поэтому, вычисляя его по формуле (27), получаем:

r = 1.15631,

причем одновременно из условия получения положительного значения r устанавливаем, что значению $\alpha_0 = 121^{\circ}09'$ соответствует $\psi_0 = 176^{\circ}23'02''$, a значению $\alpha_0 = -58^{\circ}51'$, значение $\psi_0 = -3^{\circ}36'58''$.

Далее по формулам (25) и (26) имеем:

 $y_D = 0.33683$ при $a_0 = 121^\circ 09'$ $y_D = -0.336683$ при $a_0 = -58^\circ 51';$ $x_D = 0.18575$ при $a_0 = 121^\circ 09';$ $x_D = 0.18575$ при $a_0 = -58^\circ 51.$

Наконец, по формулам (9) и (28) получаем:

A = 1.0784;l = 1.39845.

Следовательно, после вычислений мы получаем две системы нараметров механизма, которые приведены в таблице 2.

Таблица 2

-1 117 -

Nè Nè	a. ⁰	ψ ₀	x _D	z _D	УД
1	121'09'	176°23'02"	0.18575	0.92847	0.33683
2	-58°51'	-3*36/58*	0.33683	- 0.92847	-0.33683

Значения параметров $\beta = 75^{\circ}27'24''$, r = 1.15631 и l = 1.39845 являются одинаковыми для обеих систем.

На фиг. 5 в ортогональных проекциях построена схема механизма по первой системе параметров. Вторая система нового меха-? Известня АН, серен фил. - нат. знаук. 14-4

98



Фнг. 5.

низма не дает. Изображение схемы механизма по второй системе получается путем поворота чертежа на 180°.

Полученный механизм теоритически обеспечивает высокую точность приближения к заданной зависимости, но при заданных углах размаха является неудовлетворительным по значениям углов давления. Как видно из фигуры 5, угол 7 в одном из промежуточных положений обращается в нуль и, следовательно, угол давления становится равным 90°.

Возможность получения неконструктивных решений при вычислении всех параметров только из условия приближения к заданной зависимости неоднократно указывалось многими исследователями. Поэтому важное значение приобрегает разработка методов, с помощью которых можно предварительно на основании графического варыврования параметров или же по атласу кривых выбирать конструктивно приемлемый механизм, уточняя затем его параметры путем вычисления небольшого числа их.

Греванский Государственный университет им. В. М. Молотова

Поступидо 6 IV 1956

't. b. Ladpghp, 4. w. Subpuqjus

ԵՐԿՈՒ ՊՏՏԱԿԱՆ ԵՎ ԵՐԿՈՒ ԳՆԴԱՅԻՆ ԶՈՒՅԳԵՐՈՎ ՏԱՐԱԾԱԿԱՆ ՔԱՌՕՂԱԿԱՆԻՆԵՐԻ ՆԱԽԱԳԾՄԱՆ ԱՆԱԼԻՏԻԿ ՄԵԹՈԳ

Ц. Г. Ф. П. Ф. П. Р. Г.

Հոդվածում արվում է մի մեխոդ, որի օգնուխյամը ճնարավոր է լինում ճախագծել տարածական թառօղակ մեխանիդմները՝ ցանկացած թանակով պարամեարների դեպթում։

Խնդիրը լուծված է մաթոիմում, այսինըն 8 պարամետըների դեպքում։ Արտածված հավասարումները հնարավորություն են տալիս անտրիտիկորեն հաչվելու մեխանիդմի պարամետըների մեծությունները։

Որպես օրինակ դիտարկված է լոդարիթեմական ֆունկցիան վերարտադրող տարածական մեկսանիղմը։

ЛИТЕРАТУРА

- Зиновыев В. А. Проектирование пространственных четырехавенных механизмов пополному числу нараметров. Труды Семинара по теории машин и механизмов, вып. 55, изд. АН СССР, 1954.
- Левитехий Н. И. и Шахбазян К. Х. Синтез пространственных четырехзвенных механизмов с инзними парами. Труды Семинара по ТММ, вып. 54, Изд. АН СССР, 1954.
- Лезитский И. И. Просктирование плоских механизмов с инзшими нарами. Изд. АН СССР, 1950.
- Новодворский Е. П. Об одном способе сиптеза механизмов. Труды Семинара по ТММ, вып. 42, Изд. АН СССР, 1952.
- Степанов Б. И. Проектирование пространственных поредаточных механизмов с инзиними парами, Труды Семенара по ТММ, вып. 45, Изд. АН СССР, 1952.
- Цвияк П. В. Графический метод исследования (анадиз и синтез) пространственного ного шарнирного четырехзвенного механизма и распространение этого метода на другие пиды механизмов, диссертация, Львовский политехнический институт, 1952.
- Чебышев П. Л. Теория механизмов, известных под названием параллелограммов, Собр. соч., т. П. Изд. АН СССР, 1948.