# КИЗЧИЧИТ ИИЛ ЭРАЛЛОЗЛАТЬТАР ИЧИНЕИТИЗР **SGAGGUGPPP ИЗВЕСТИЯ** ВЖЕЖЕ АКАДЕМИИ НАУК АРМЯНСКОЙ ССР ВЖЕЖЕ

ՏԵԽՆԻԿԱԿԱՆ ԳԻՏՈՒԹՅՈՒՆՆԵՐԻ ՍԵՐԻԱ СЕРИЯ ТЕХНИЧЕСКИХ НАУК

#### ԽՄԲԱԳԲԱԿԱՆ ԿՈԼԵԳԻԱ

Աղոնց Հ. Տ., Ալեքսեևսկի Վ. Վ., Գասպարյան Ա. Մ., Եղիազարյան Ի. Վ., Կասյան Մ. Վ., Նազարով Ա. Գ. (պատ. ամբագիր), Սիմոնով Մ. Զ., Տեր-Ստեփանյան Գ. Ի., Փինաջյան Վ. Վ. (պատ. ամբագրի տեղակալ), Մանասյան Ա. Ս. (պատ. բարտուղար)։

## РЕДАКЦИОННАЯ КОЛЛЕГИЯ:

Адонц І. Т., Алексеевский В. В., Гаспачян А. М., Егиазаров И. В., Касьян М. В., Назаров А. І. (отв. редактор), Пиниджян В. В. (зам. отв. редактора), Симонов М. З., Тер-Степанян І. И., Манасян А. С. (ответ. секретарь).

# 20.340.40.5 00Л ԳԻՏՈՒԹՅՈՒՆՆԵՐԻ ԱԿԱԴԵՄԻԱՅԻ ՏԵՂԵԿԱԳԻՐ ИЗВЕСТИЯ АКАДЕМИИ НАУК АРМЯНСКОЙ ССР

Տեխնիկական գիտութ. սերիա

XIV, № 3, 1951

Серия технических наук

**ГИДРАВЛИКА** 

## Н. К. ИОАННИСЯН

# АНАЛИТИЧЕСКОЕ ВЫРАЖЕНИЕ УРАВНЕНИЙ ГИДРАВЛИЧЕСКОГО УДАРА ПРИ ЗАКРЫТИИ В КОНЦЕ ТРУБОПРОВОДА

При развитии объединенной эпергосистемы и проектировании межсистемной линии электропередачи, задача автоматического регулирования и обеспечения динамической устойчивости системы требует более точного учета влияния гидравличсского удара в напорной системе трубопровод-турбина на поведение гидроагрегатов при переходных процессах [1].

В случае больших возмущений электромеханические переходные процессы становятся зависимыми от характеристики гидротурбины, от явления гидравлического удара [2], которые значительно осложняют протекание процессов, делая их неподдяющимися аналитическим расчетам. Поэтому основным путем изучения поведения гидротурбины при нестационарных режимах является метод моделирования физических процессов, происходящих в гидравлической части энергосистемы [1], при помощи которого на динамической модели воспроизводится совокупность всех явлений переходного процесса.

Такое моделирование позволяет выявить основные закономерности переходного процесса гидравлической части системы, как-то: моментные, расходные и оборотные характеристики гидротурбин с учетом влияния гидравлического удара [3], и разработать общую методику для аналитического расчета переходного процесса путем сочетания динамической модели со счетно-решающей машиной.

Для использования указанных машин, наряду с уравиением, описывающим физические процессы в отдельных звеньях и узлах системы, необходимо иметь выражение для гидравлического удара, непрерывного по времени, чтобы можно было их решать совместно.

Как известно дифференциальные уравнения упругого гидравлического удара, выведенные Н. Е. Жуковским [4], имеют вид:

$$g \frac{\partial H}{\partial x} = -\frac{\partial v}{\partial t};$$
$$\frac{\partial v}{\partial x} = -\frac{ig}{a^2} \frac{\partial H}{\partial t},$$

где v — скорость потока в трубопроводе;

(1)

- х координата, отсчитываемая вдоль оси трубы;
- а скорость распространения гидравлического удара в трубопроводе;
- g ускорение силы тяжести;
- Н напор установки.

Ингегрирование волновых уравнений (1) при *a* = const приводит к цепным уравнениям Аллиеви. Такое теоретическое решение гидравлического удара по Жуковскому-Аллиевы [5], хотя отличается большим совершенством и изяществом и очень точно воспроизводит действительное явление, ведется пофазно (целой или дробной) с использованием цепных уравнений, т. с. не дает непрерывного во времени решения.

В настоящей стятье делается попытка получить непрерывную связь между давлением в трубопроводе и скоростью течения или расходом, что дает возможность представить уравнение гидривлического удара непрерывным по времени.

Обозначим относительное изменение расхода  $q = \frac{\Delta Q}{Q_0}$  и напора  $h = \frac{\Delta H}{H_0}$ , где индекс (0) относится к начальному режиму; тогда

уравнения (1) примут вид:

$$\frac{\partial h}{\partial x} = -\frac{v_0}{gH_0} \quad \frac{\partial q}{\partial t}$$
$$\frac{\partial q}{\partial x} = -\frac{gH_0}{v_0 a} \quad \frac{\partial h}{\partial t} \quad (2)$$

Если напорный трубопровод начинается от бассейна с зеркалом, достаточно больших размеров и постоянным уровнем наполнения, то интегрирование уравнений (2), взятых в операционной форме, дает операторное уравнение [6—8]:

$$\frac{q}{h} = -\frac{gH_0}{v_0 a} \operatorname{cth} \frac{P\mu}{2} , \qquad (3)$$

где  $\overline{q}(P, L) \stackrel{*}{\rightarrow} q(t, L); \overline{h}(P, L) \stackrel{*}{\rightarrow} h(t, L); \mu = \frac{2L}{a} - \phi$ аза колебания: L - длина трубопровода.

Так как cth 
$$\frac{P_{\mu}}{2} = \frac{1 + \frac{1}{2!} \left(\frac{P_{\mu}}{2}\right)^2 + \frac{1}{4!} \left(\frac{P_{\mu}}{2}\right)^4 + \cdots}{\frac{P_{\mu}}{2} + \frac{1}{3!} \left(\frac{P_{\mu}}{2}\right)^3 + \frac{1}{5!} \left(\frac{P_{\mu}}{2}\right)^5 + \cdots},$$
 (4)

то подставляя значение cth  $\frac{P_{\mu}}{2}$  из (4) в (3) и отбрасывая все члены ряда, содержащие P в четвертой и более высокой степени, получим:

Аналитическое выражение уравнений гидравлического удара

$$\bar{q} = -\frac{gH_0}{v_0 a} \cdot \frac{1}{P} \cdot \frac{1 + \frac{1}{2!} \left(\frac{P\mu}{2}\right)^2}{1 + \frac{1}{3!} \left(\frac{P\mu}{2}\right)^2} \bar{h}.$$
(5)

Применяя теорему умножения изображений, найдем:

$$q(t) = -\frac{1}{T_{\tau}} \int_{0}^{t} h(\tau) d\tau - \frac{2}{T_{\tau}} \int_{0}^{t} h(\tau) \left[ \cos \frac{2\sqrt{6}}{\mu} (t-\tau) \right] d\tau.$$
 (6)

Здесь  $T_{\tau} = \frac{v_0 L}{g H_0}$  — постоянная трубопровода. Трижды дифференцируя (6) по *t*, получим последовательно:

$$T_{\tau} \frac{dq}{dt} = -3h + \frac{4\sqrt{6}}{\mu} \int_{0}^{t} h(\tau) \left| \sin \frac{2\sqrt{6}}{\mu} (t-\tau) \right| d\tau, \qquad (7)$$

$$T_{\tau} \frac{d^2 q}{dt^2} = -3 \frac{dh}{dt} + \frac{48}{\mu^2} \int_{0}^{t} h(\tau) \left[ \cos \frac{2\sqrt{6}}{\mu} (t-\tau) \right] d\tau , \qquad (8)$$

$$\mu^{2}T_{\tau} \frac{d^{3}q}{di^{3}} = -3 \ \mu^{2} \ \frac{d^{2}h}{dt^{2}} - 24 \ T_{\tau} \ \frac{dq}{dt} - 24 \ h.$$
(9)

Аналогичное уравнение (9), но в интегральной форме, приведено в [6]. Уравнение (9) является приближенным и в отличие от (1) есть обыкновенное дифференциальное уравнение 3-го порядка относительно *h*. Если µ ==0, то из (9) получим уравнение жесткого удара:

$$T_{\rm T} \frac{dq}{dt} = -h. \tag{10}$$

Допуская при закрытии регулирующего органа турбины изменения расхода во времени по линейному закону (задача Мишо), т. е.

$$q = -\frac{t}{T_s}, \tag{11}$$

где *T<sub>s</sub>* — время полного закрытня регулирующего органа, получим решение уравнения (9) в виде:

$$h(t) = A\cos\frac{2\sqrt{2}}{\mu}t + B\sin\frac{2\sqrt{2}}{\mu}t + \sigma,$$
 (12)

где A и B — постоянные интегрирования;

$$\sigma = \frac{T_{\tau}}{T_s} = \frac{\rho}{\theta}; \quad \rho = \frac{av_0}{2gH_0}; \quad \theta = \frac{T_s}{\mu}.$$

При t = 0 из (8), (11) и (12) получим  $A = -\sigma$ ; B = 0.

Н. К. Иоаннисян

Для относительного изменения напора из (12) получим:

$$h = 2 \operatorname{\sigmasin}^2 \frac{V2}{\mu} t, \tag{13}$$

откуда

$$h_{\max} = 2 \sigma, \tag{14}$$

что является формулой Мишо для определения наибольшего повышения давления при закрытии.

Допустим, что изменения открытия направляющего аппарата во времени происходит по линейному закону (задача Аллиеви), т. е. при закрытии

$$\alpha = 1 - \frac{t}{T_s} ,$$

где а — относительная величина открытия.

Тогда для расхода при закрытии можно принять

$$1 + q = \left(1 - \frac{t}{T_s}\right) V \overline{1 + h}, \qquad (15)$$

или, если отклонение напора в переходных процессах невелико, то

$$1+q = \left(1-\frac{t}{T_s}\right)\left(1+\frac{1}{2}\frac{g}{h}\right). \tag{16}$$

Подставляя (16) в (9), получим:

$$\frac{T_{\tau}}{2} \left( 1 - \frac{t}{T_s} \right) \frac{d^3h}{dt^3} + 3 \left( 1 - \frac{T_{\tau}}{2T_s} \right) \frac{d^2h}{dt^2} + \frac{12T_{\tau}}{\mu^2} \left( 1 - \frac{t}{T_s} \right) \frac{dh}{dt} + \frac{24}{\mu^2} \left( 1 - \frac{T_{\tau}}{2T_s} \right) h = \frac{24T_{\tau}}{\mu^2 T_s}, \quad (17)$$

что является дифференциальным уравнением гидравлического удара при линейном законе изменения открытия.

Частным решением уравнения (17) будет:

$$h_* = \frac{2\sigma}{2 - \sigma} \tag{18}$$

Для решения однородного уравнения, т. е. уравнение (17) без правой части, сделаем подстановку

$$h = e^{\frac{c}{3}^{\frac{c}{3}}} w(\tau); \quad e^{\tau} = 1 - \frac{t}{T_s}, \qquad (19)$$
$$c = 3\left(\frac{2T_s}{T_r} - 1\right).$$

где

Тогда уравнение (17) без правой части примет вид:

$$\frac{d^3w}{dt^3} - 3\frac{d^2w}{d\tau^2} - \left(\frac{c^2 + 3c - 6}{3} - 3be^{2\tau}\right)\frac{dw}{d\tau} - \frac{2c(c^2 - 9)}{27}w = 0, \quad (20)$$

 $b = 8 \theta^2$ .

где

Так как 
$$e^{2\tau} = 1 + 2\tau + \frac{(2\tau)^2}{2!} + \cdots + \frac{(2\tau)^n}{n!} + \cdots$$

то из уравнения (20) получаем:

$$\frac{d^2w}{d\tau^2} - 3\frac{d^2w}{d\tau^2} + (A_0 + A_1\tau + \dots + A_n\tau^n + \dots)\frac{dw}{d\tau} - kw = 0, \qquad (21)$$

где

$$A_1 = \frac{2 \cdot 3b}{1!}$$
;  $A_2 = \frac{2^2 \cdot 3b}{2!} \cdots$ ;  $A_n = \frac{2^n \cdot 3b}{n!} \cdots$ 

 $k = \frac{2c (c^2 - 9)}{27}; A_0 = 3b - \frac{c^2 + 3c - 6}{3};$ 

Ищем решение (21) в виде степенного ряда

$$w(\tau) = B_0 + B_1 \tau + \dots + B_n \tau^n + \dots$$
(22)

Подставляя (22) и его 1-ые, 2-ые, 3-ие производные в (21) и приравнивая коэффициенты при одинаковых степенях т, определим последовательно коэффициенты  $B_3, B_4, \cdots$ .

Вообше *п*-ый коэффициент ряда (22) определяется по формуле:

$$B_{n} = \frac{3}{n} B_{n-1} - \frac{A_{0}}{n_{(n-1)}} B_{n-2} - \frac{(n-3) A_{1} - k}{n(n-1)(n-2)} B_{n-3} - \frac{(n-4) A_{2}}{n(n-1)(n-2)} \cdot B_{n-4} - \frac{(n-5) A_{3}}{n(n-1)(n-2)} B_{n-5} - \cdots$$
(23)

Правая часть (23) имеет n - 1 членов, начиная с члена, содержащего  $B_{n-1}$  и кончая членом, содержащим  $B_1$ . Коэффициенты  $B_0$ ,  $B_1$ ,  $B_2$  играют роль произвольных постоянных.

На основании (18-23) общее решение уравнения (17) будет

$$h(t) = \left(1 - \frac{t}{T_s}\right)^{\frac{c}{3}} \left\{ B_0 + B_1 e_n \left(1 - \frac{t}{T_s}\right) + B_2 \left[ e_n \left(1 - \frac{t}{T_s}\right) \right]^2 + B_3 \left[ e_n \left(1 - \frac{t}{T_s}\right) \right]^3 + \cdots + B_n \left[ e_n \left(1 - \frac{t}{T_s}\right) \right]^n + \cdots \right\} + \frac{2\sigma}{2 - \sigma} \cdot$$

$$(24)$$

Произвольные постоянные интегрирования B<sub>0</sub>, B<sub>1</sub>, B<sub>2</sub> находятся из следующих условий:

1) при t = 0 имеем  $h(t)_{t=0} = 0;$  (25)

лоэтому из (7) находим;

$$\left(\frac{dq}{dt}\right)_{t=0} = 0. \tag{26}$$

2) Дифференцируя (16) по t и учитывая (26), получим:

$$\left(\frac{dh}{dt}\right)_{t=0} = \frac{2}{T_s},\tag{27}$$

вследствии чего из (8) находим:

$$\left(\frac{d^2q}{dt^2}\right)_{t=0} = -\frac{6}{T_{\tau} T_s}$$
 (28)

3) Дважды дифференцируя (16) по t и учитывая (28), будем иметь:

$$\left(\frac{d^2h}{dt^2}\right)_{t=0} = \frac{4}{T_s} \left(\frac{1}{T_s} - \frac{3}{T_\tau}\right).$$
<sup>(29)</sup>

Три раза дифференцируя (24) по *t* и учитывая (25), (27) и (29), получим:

$$B_0 = -\frac{2\sigma}{2-\sigma}; B_1 = 0; B_2 = -\frac{4}{\delta}$$
 (30)

Подставляя значения В<sub>0</sub>, В<sub>1</sub>, и В<sub>2</sub> в (25), будем иметь:

$$h(t) = \left(1 - \frac{t}{T_s}\right)^3 \left\{-\frac{2\sigma}{2 - \sigma} - \frac{4}{\sigma} \left[e_n \left(1 - \frac{t}{T_s}\right)\right]^2 + B_s \left[e_n \left(1 - \frac{t}{T_s}\right)\right]^3 + \dots + B_n \left[e_n \left(1 - \frac{t}{T_s}\right)\right]^n + \dots \right\} + \frac{2\sigma}{2 - \sigma}.$$
(31)

Когда  $t \to T_s$ , т. е. в конце закрытия,

$$h_{-}(t)_{t \to \tau_s} = h_{\text{npex}} = \frac{2\sigma}{2-\sigma} , \qquad (32)$$

что является формулой Де Спарра для предельного значения удара. При помощи выражения (31) можно вычислить значение гидравлического удара непрерывного для любого момента времени в случае закрытия направляющего аппарата турбины.

Если принимать 
$$2 T_s - T_r = \mu$$
, (33)

то общее решение уравнения (17) будет:

$$h(t) = \left(1 - \frac{t}{T_s}\right)^{\frac{t}{3}} \left\{ B_0 + B_1 e_n \left(1 - \frac{t}{T_s}\right) + \dots + B_n \left| e_n \left(1 - \frac{t}{T_s}\right) \right|^{\frac{t}{3}} + \dots \right\} + 2\rho.$$
(34)

Так как обычно  $T_r = T_s$ , то из (33) следует, что  $\mu \gg T_s$ , т. е. полное закрытие происходит быстрее, чем отражается волна, тогда из (34) получим формулу Жуковского для прямого удара Аналитическое выражение уравнений гидравлического удара

$$h = 2\rho = \frac{v_0 a}{g H_0}$$
(35)

Как известно, наибольшее повышение давления при сбросе нагрузки практически имеет место либо в конце первой фазы, либо в конце закрытия, что определяется предельной величиной удара. Из (31) видно, что максимальное повышение может происходить на конце закрытия ( $t \rightarrow T_s$ ) и равно

$$h_{\max} = h(t)_{t \to T_s} = h_{\text{nper.}} = \frac{2\sigma}{2 - \sigma},$$
 (36)

что является формулой Де Спарря для определения наибольшего повышения давления при  $\rho > 1$ .

Если максимальное повышение давления происходит не в конце закрытия, тогда аналитическое определение ее величины становится затруднительным. Однако многочисленные вычисления показывают, что и для этого случая значение наибольшего повышения давления по (31) так же совпадает с максимальным значением давления, вычисленным с помощью следующей формулы Де Спарра:

$$h_{\max} = h_1 = \frac{2\sigma}{1 + \rho - \sigma}, \qquad (37)$$

где h<sub>1</sub> — относительное изменение напора в первой фазе.

Для иллюстрации правильности полученной формулы (31) ниже приводятся два численных примера в случаях  $\rho < 1$  и  $\rho > 1$ .

Пример 1.

$$H_0 = 250 \text{ m};$$
  $L = 900 \text{ m};$   $a = 900 \frac{M}{CEK}$   
 $U_0 = 3 \frac{M}{CEK};$   $T_s = 6 \text{ cek}.$ 

По этим данным определим последовательно  $h_{\text{пред.}} = 0,202; \sigma = 0,183; K; A_0; A_1, \dots, A_n \dots, a$  затем по формуле (23) находим  $B_3; B_4, \dots$ 

Подставляя значения коэффициентов  $B_n$  ( $n=3, 4\cdots$ ) в (31), получим величины изменения напора для каждого момента времени. Результаты расчетов изображены на рис. 1 (кривая 1). На этом же рисунке нанесены кривые 2 и 3, расчитанные соответственно по целным уравнениям Аллиеви и по формуле жесткого удара.



Рис. 1. Относительное изменение напора по времени (пример 1).

Как видно кривые 1 и 2 периодические и мало отличаются друг от

друга, в то время как кривая (3) жесткого удара качественно отличается от них.

Пример 2.

$$H_0 = 50 \text{ m}; \ L = 245 \text{ m}; \ v_0 = 1.5 - \frac{M}{ce\kappa}; \ a = 981 - \frac{M}{ce\kappa};$$

 $T_s = 2$  сек. При этих данных получим  $\rho = 1,5$ .

Аналогично предыдущему примеру находим все искомые величины, а результаты нанесены на рис. 2 (кривая 1). Так как здесь  $\rho > 1$ , то



Рис. 2. Относительное изменение напора по времени (пример 2).

кривая удара апериодическая (рис. 2—кривая 1). На этом же рис. 2 нанесены кривые 2 и 3, вычисленные соответственно по цепным уравнениям Аллиеви и по формуле жесткого удара. Все эти кривые апериодические и  $h_{\text{max}} = h_{\text{пред.}} = 0,46$ .

Из рис. 1—2 явствует, что результаты расчетов по (31) с достаточной для практики точностью совпадают с результатами расчетов по цепным уравнениям Аллиеви.

Так как из (31) для  $t \to T_s$  вытекает формула Де Спарра (36) для  $h_{\text{max}}$ , то она отвечает всем точкам на абаке Аллиеви [9] (рис. 3), находящимся в зоне  $\rho > 1$ , где  $\xi^2 = 1 + h$ .

В зонах же  $\rho < 1$  указанной абаки нанесены точки, полученные по расчету формулой (31). Результаты этих расчетов и соответсвенные значения по абаке показаны в табл. 1.

Из этих сопоставлений видно, что максимальные значения удара по расчетной формуле (31) и по основной абаке Аллиеви совпадают. Есть небольшое расхождение в фазе, в которой происходит максимальное повышение, что объясняется точностью проведенных расчетов.

Таким образом, из обыкновенного дифференциального уравнения получаются все классические частные случан — формулы жесткого и прямого ударов, предельное значение удара по Де Спарра, задачи Мишо и Аллиеви.



Рис. 3. "Абака" в безразмерных величинах для определения hmax при закрытии трубопровода с нанесением 6 расчетных точек по формуле (31).

						гиолици л
№ № 11/11	P	0	Т <sub>s</sub> сек	и сек	h <sub>max</sub> по (31)	h <sub>тах</sub> по абаке
1 2 3 4 5 6	0,55 1,50 0,80 1,00 0,51 0,72	3 4 6 10 17 8	6 2 3 10 6 4	2,0 0,5 0,5 1,0 0,35 0,50	0,24 0,46 0,16 0,11 0,03 0,11	0,26 0,46 0,16 0,11 0,04 0,11

Этот анализ показывает, что уравнение (9) можно считать эквивалентным системе уравнений упругого гидравлического удара (1) и может быть использовано как для расчетов, так и для аналитических исследований.

Институт энергетики и гидравлики АН АрмССР

Поступило 16.ХН 1960

Tabauna 1

## **b. 4.** PAU. 55PU30.5

# ՀԻԴՐԱՎԼԻԿԱԿԱՆ ՀԱԲՎԱԾԻ ՀԱՎԱՍԱԲՄԱՆ ԱՆԱԼԻՏԻԿ ԱԲՏԱՀԱՅՏՈՒԹՅՈՒՆԸ ՃՆՇՄԱՆ ԽՈՂՈՎԱԿԱՇԱԲԻ ԾԱՅԲԸ ՓԱԿԵԼԻՍ

## Ամփոփում

Ինչպես Հայտնի հիղրավլիկական առաձգական հարվածի տեսական լուծումը ըստ Ժուկովսկու-Ալլինի չնայած կատարյալ է ու լրիվ արտահայտում է երևույնը, սակայն լուծվում է ըստ ֆազաների (ամբողջ կամ կոտորակային)։

Հողվածում խողովակաշարի ճնշման ու ելքի փոփոխության միջև եղած կախումն արտահայտվում է սովորական 3-րդ կարդի զիֆֆերենցիալ հավասարման (9) միջոցով, որից ստացվում է հիղրավլիկական հարվածի հավասարման (31) անալիտիկ արտահայտությունը՝ ըստ ժամանակի անընդհատ կապի տեսքով, երբ ճնշման խողովակաշարի ծայրի փակում է տեղի ունենում։

(9) Հավասարումից ստացվում է Հիդրավլիկական Հարվածի կլասիկ դեպըերը։

(31) բանաձևով հաշվումները և նրանց համեմատումը Ալլիևի շղթայական հավասարումներով հաշված արդյունքների հետ ցույց են տալիս, որ (9) հավասարումը կարելի է համարել համարժեք առաձգական հարվածի հավասարումների (4) սիստեմին և օգտագործել ինչպես հաշվումների, այսպես էլ անալիտիկ հետաղոտությունների ժամանակ։

#### ЛИТЕРАТУРА

- Егиазаров И. В. Задачи научных исследований по изучению работы гидроэнергосистем и их автоматического регулирования. "Известия АН Армянской ССР\*, сер. Ф.МЕТН, № 1, 1953.
- Картвелишвили П. А. Влияние взаимодействия гидравлических, механических и электрических процессов на устойчивость работы электростанций. Изв. ОТН СССР, № 2, 1958.
- 3. Буниатян Б. Л. Моделирование гидротурбин при переходных процессах "Известия АН Армянской ССР" (сер. тсхн. н.), № 1, 1960.
- 4. Жуковский Н. Е. О гидравлическом ударе в волопроводных трубах. Госизлат, М.--Л., 1949.
- 5. Егиазаров И. В. Гидравлические силовые установки. Т. Ш. ОНТИ. НКТП СССР. 1947.
- 6. Картвелишвили Н. А. Устойчивость в малом динамических систем, содержащих малые параметры. Известия ОТН АН СССР, № 9, 1957.
- 7. Под редакцией акад. Костенко М. П. Электродинамическое моделирование энергетических систем. Издат. АН СССР, М.—Л., 19.9.
- 8. Воронов А. А., Первозванский А. А., Семенов В. В. Электродинамическая модель гидравлической турбины и ее регулятора скорости. Изв. ОТН АН СССР, № 1. 1956.
- 9. Мостков М. А. Гидравлический удар в гидроэлектрических станциях, ГОНТИ, НКТП СССР, М.-Л., 1938.

# 2U34U4U6 UUA ԳԻՏՈՒԹՅՈՒՆՆԵՐԻ ԱԿԱԳԵՄԻԱՅԻ ՏԵՂԵԿԱԳԻՐ ИЗВЕСТИЯ АКАДЕМИИ НАУК АРМЯНСКОЙ ССР

Տեխնիկական գիտութ. սերիա

XIV, № 3, 1961

Серия технических наук

ЭЛЕКТРОТЕХНИКА

## Г. Т. АДОНЦ, Ю. Г. ГРИГОРЬЯН, М. М. АДОНЦ

# АЛГОРИТМ, ПРОГРАММА И ПРИМЕР РАСЧЕТА НА ВМДД РЕЖИМА ЭКОНОМИИ ТОПЛИВА ЭНЕРГОСИСТЕМЫ, СВЯЗАННОГО С ВЫБОРОМ СОСТОЯНИЯ АГРЕГАТОВ

Вопросы алгоритма, программирования и производства расчетов с помощью вычислительной машины дискретного действия (ВМДД) режимов энергосистем, дающих экономию топлива, приобретают все большее научное и практическое значения из-за ожидаемой эффективности внедрения в практику энергосистем таких режимов.

Состояние разработки этих задач в настоящее время таково, что необходимо накопить примеры построения алгоритмов, программ и их реализации на ВМДД для различных типовых энергосистем.

В настоящей статье предлагается алгоритм, программа и пример расчета с помощью машины М-З режима экономии топлива для энергосистемы без гидростанций, связанного с задачей выбора рябочих генерирующих агрегатов (котлов и турбогенераторов) из числа имеющихся на станциях для каждого часа суточного графика нагрузок системы.

Параметры энергосистемы, использованные в примере расчета, приводятся в приложении 1.

Постановка задачи. Требуется:

1. Заданную активную нагрузку  $P_t$  энергосистемы за каждый *t*-ый час суток распределить между ее *m* тепловыми станциями так, чтобы для стационарных режимов станций  $c = 1, 2, \cdots m$  получить минимум расхода топлива  $T_{ct}$ .

2. Определить такую комбинацию состояний на станциях в каждый час суток, чтобы расход топлива

$$T = \sum_{t=1}^{24} \sum_{c=1}^{m} [T_{ct} + T_{ck} + T_{cr}]$$
(1)

был бы минимальным, с учетом расходов топлива, связанных с остановами и пусками агрегатов. В формуле (1) принято;  $T_{ct}$  — топливо, расходуемое на каждой станции за t-ый час, в стационарных режимах;

*T*<sub>ст</sub> — пусковые расходы, связанные с остановом и пуском турбогенераторов для данного набора на станциях; *T<sub>ck</sub>* — пусковые расходы, связанные с остановом и пуском котлов для данного набора состояний на станциях.

Расчетные формулы. В процессе решения данной задачи, кроме (1), используются также следующие расчетные формулы:

 а) Критерий равенства относительных приростов и баланса мощностей

$$\varepsilon_{1s_1j} = \varepsilon_{2s_2j} = \varepsilon_{3s_3j} = \dots = \varepsilon_{ms_mj}$$
(2)

$$P_{1s_{1}j} + P_{2s_{1}j} + P_{5s_{s}j} + \dots + P_{ms_{m}j} = P_{t},$$
(3)

где  $\varepsilon_{cs_{cj}}$  — относительный прирост тонны условного топлива на единицу выработанной мощности для каждой из *m* тепловых станций, *с* — индекс станции, *j* — индекс режима работы этой станции, *s*<sub>1</sub>, *s*<sub>2</sub>, ..., *s<sub>m</sub>* — индексы состояний соответствующих станций.

б) Условие покрытия нагрузки состояниями s

$$P_{\min}^{(s)} \ll P \ll P_{\max}^{(s)}, \tag{4}$$

где s — индекс рассматриваемого в данный расчетный час набора состояний на станциях (т. е. индекс состояний данной системы)

$$s = \overline{1, N_0}$$
  $N_0 = \prod_{i=1}^m s_i$ 

*P*<sup>(s)</sup><sub>min</sub>, *P*<sup>(s)</sup><sub>max</sub> соответственно: минимальные и максимальные мощности энергосистемы для каждого сочетания состояний на тепловых станциях.

в) Условия для определения расчетного числа состояний.

Теоретически возможное число комбинаций состояний на каждый расчетный час t определяется произведением

$$\gamma_0 = \prod_{i=1}^m s_i \,. \tag{4a}$$

Число комбинаций состояний  $N_1$ , удовлетворяющее условию (4), будет меньше, в крайнем случае, равно числу  $N_0$ .

Так как расчет ведется методом последовательных приближений, то используются также следующие рекурентные формулы, аппроксимирующие характеристики станций:

$$P_{cs_{c}}^{(n)} = P_{cs_{c}I} + \frac{P_{cs_{c}(J+1)} - P_{cs_{c}I}}{\varepsilon_{cs_{c}(J+1)} - \varepsilon_{cs_{c}I}} \left(\varepsilon_{cs_{c}}^{(n)} - \varepsilon_{cs_{c}I}\right)$$
(5)

$$T_{cs_{cj}}^{(n)} = T_{cs_{cj}} + \epsilon_{cs_{c}}^{(n)} (P_{cs_{cj}}^{(n)} - P_{cs_{cj}})$$
(6)

 $\varepsilon_{\alpha_{\ell}} \leq \varepsilon_{\alpha_{\ell}}^{(n)} \leq \varepsilon_{\alpha_{\ell}(j+1)}. \tag{7}$ 

Злачения  $P_{cs_{cl}}$ ,  $P_{cs_{c}(j+1)}$ ,  $\varepsilon_{sc_{cj}}$ ,  $\varepsilon_{cs_{c}(j+1)}$ ,  $T_{cs_{cl}}$  приводятся в таблицах тина П 1—1, 2, 3 для каждого из *m* станций.

Кроме (1) -- (7) используются для расчета пусковых расходов

формулы 7, 8, 9, 10, приведенные в статье Григорьяна Ю. Г. [3], помещенной в данном номере журнала.

Алгоритм решения задачи. Для решения задачи предлагается метод последовательных приближений.

1. Определяется число N<sub>0</sub> для каждого расчетного часа.

2. Из теоретически возможного числа состояний N<sub>0</sub> =  $\prod s_i$  имею-

щегося на каждый расчетный час *t*, исключаются те сочетания состояний, которые не удовлетворяют хотя-бы одному из неравенств (4).

Очевидно, это число  $N_1 \ll N_0$ .

3. Выбираются значения  $\varepsilon_{cs_c}^{(k)}$ , для к-го приближения. Величина относительного прироста є выбирается путем деления пополам интервала его изменений ( $\varepsilon_{min}$ ,  $\varepsilon_{max}$ ) одинакового для всех станций в любом состоянии.

Следовательно, в качестве первого приближени в имеем

$$\varepsilon_{1s_1}^{(1)} = \varepsilon_{2s_2}^{(1)} = \varepsilon_{3s_s}^{(1)} = \cdots = \varepsilon_{ms_m}^{(1)} = \frac{\varepsilon_{\min} + \varepsilon_{\max}}{2} = \varepsilon_1,$$

что соответствует условию (2).

6.

4. Находятся значения  $\varepsilon_{cs_{cj}}$ ,  $\varepsilon_{cs_{c}}(j+1)$  по неравенству (7), а следовательно и значения  $P_{cs_{cj}}$ ,  $P_{cs_{c}}(j+1)$  по данным таблиц типа  $\Pi 1 - 1$ , 2, 3.

Определяются по формулам (5) и (6) величины  $P^{(1)}_{csa}, T^{(1)}_{csa}$ 

$$(c = \overline{1, m}); (s_1 = s_1^0, s_2 = s_2^0, \cdots s_m = s_m^0).$$

5. Суммируются величины  $P_{cs_c}^{(1)}$ и сравниваются с общей нагрузкой  $P_t$  на данный расчетный час t.

Если 
$$\left|\sum_{c=1}^{m} P_{sc_{c}}^{(1)} - P_{t}\right| > \delta, \qquad (8)$$

где с — заданиая точность, то делается второе приближение к искомой величине г. Для этого проверяется знак неравенств.

$$\sum_{c=1}^{m} P_{cs_{c}^{0}} \geq P_{t}.$$
(9)

Если в (9) имеет место знак <, то с целью увеличения  $\sum_{c=1}^{m} P_{cs_c}^{o}$  берет-

ся большее значение з так как зависимость *P* от з является монотонно-возрастающей.

С этой целью делится пополам интервал (г, гmax) т. е. находится

$$\varepsilon_{1s_{0}^{(2)}}^{(2)} = \varepsilon_{2s_{2}^{0}}^{(2)} = \varepsilon_{3s_{2}^{0}}^{(2)} = \cdots = \varepsilon_{ms_{m}}^{(2)} = \frac{\varepsilon_{1} + \varepsilon_{max}}{2} = \varepsilon_{2} > \varepsilon_{1}.$$

Если же в (9) имеет место знак >, то находится

$$\varepsilon_{1s_{1}^{0}}^{(2)} - \varepsilon_{2s_{2}^{0}}^{(2)} = \varepsilon_{3s_{3}^{0}}^{(2)} = \cdots = \varepsilon_{ms_{m}}^{(2)} = \frac{\varepsilon_{\min} + \varepsilon_{1}}{2} = \varepsilon_{2} < \varepsilon_{1},$$

делением уже интервала («min «1). В обоих случаях расчеты по пунктам 2 и 3 повторяются до достижения условия

$$\left|\sum_{c=1}^{m} P_{cs_{c}^{0}}^{(k)} - P_{t}\right| \leq \delta, \tag{10}$$

где k — порядок приближения, после чего вычисляется одно из сля-

гаемых (1), а именно вычисляется величина  $\sum_{c=1}^{\infty} T^{(k)}_{cs_s^0}$ .

7. Расчеты по пунктам 4, 5, 6 повторяются для всех остальных комблиаций состояний на станциях на каждый расчетный час t, т. е. для всех остальных N<sub>1</sub>.

В результате, за расчетный час суток получается таблица pacпределения нагрузки P<sub>1</sub> по станциям и расхода топлива T<sub>et</sub> (c=1, m), приходящегося на каждую из станций. Определяется также топливо  $\overline{m}$ 

Tet, расходуемое на систему в целом, для тех только состояний r=1

системы, для которых перавенство (4) выполняется. Полученные данные для каждого расчетного часа печатаются в таблице по признаку возрастания суммарного расхода топлива с целью определения той комбинации состояний на станциях на данный расчетный час, при которой имеется минимальный расход топлива.

8. Расчеты по пунктам 3, 4, 5, 6, 7 повторяются для всех часов суток, т. е. для t = 1.24.

9. По методу, описанному в [3] вычисляются пусковые расходы  $\sum [T_{ct} + T_{ck}]$ для:

c = 1

а) наборов состояний на станциях, при которых в каждый час суток получается минимальный расход топлива;

б) наборов состояний на станциях, при которых в каждый 480 суток получается максимальный расход топлива.

Число вычислительных операций. Для реализации на ВМДД изложенного выше алгоритма оказывается необходимым выполнение следующего числа вычислительных операций

$$k \approx k_1 \sum_{t=1}^{t} N_t + \nu l_1 + 2k_2 + N_t l_2, \tag{11}$$

$$k_1 \approx 3mnAn + n_1 [a_1 + m (a_2 + n_2An_2)] + M;$$

#### Алгоритм, программа и пример расчета на ВМДД

- $N_t$  число различных состояний, удовлетворяющих условию (4) при t = 1, у;
- где v число различных нагрузок за сутки;
  - N<sub>t</sub> число различных состояний, неудовлетворяющих условию (4);
  - k<sub>2</sub> число операций, необходимых для расчета пусковых расходов.
  - I<sub>2</sub> число операций, необходимых для перехода к рассмотрению следующего набора состояний при невыполнении условия (4);
  - $l_1$  число операций, необходимых для размещения вычисленных величин  $\sum_{c=1}^{m} T_{cs_c}$  по возрастающей последовательности

для каждого t;

- *m* число станций в энергосистеме;
- n число строк в таблицах П 1—1, 2, 3;
- n<sub>1</sub> число циклов для достижения условия (10);
- n2 число циклов, необходимых для достижения условия

$$\mathbb{E}_{cs_{c}}(j+1) \geq \mathbb{E}_{cs_{c}}^{(k)}$$

и нахождения величии  $\varepsilon_{cs_c(j+1)}$ ,  $\varepsilon_{cs_c(j+1)}$ ,  $P_{cs_c(j+1)}$ ,  $P_{cs_cj}$ ,  $T_{cs_cj}$ ;

- А<sub>n</sub> и А<sub>n</sub>, число операций, необходимых для реализации одного цикла соответственно по индексам *n* н *n*<sub>2</sub>;
  - а<sub>1</sub> число операций, необходимых для восстановления по индексу *m*;
  - a<sub>2</sub> число операций, необходимых для восстановления по индексу n<sub>2</sub>;
  - М число операций вне циклов (операции восстановления и печати).

Пример расчета для одной энергосистемы. В качестве иллюстрации изложенного выше элгоритма приводится ниже пример расчета для одной энергосистемы, параметры которой приводятся в приложении 1.

А. Схема программы и функции ее операторов

$$R_{1}^{i} \downarrow R_{\Sigma}^{i} \stackrel{\alpha}{\to} R_{A}^{i} \stackrel{\alpha}{\to} R_{S}^{s} R_{r}^{s} \downarrow R_{p}^{i} \downarrow \lambda_{st}^{\frac{9}{4}} R_{s_{1}} r_{s_{2}} M_{1}^{\frac{8}{4}} R_{A}^{j} R_{T}^{\frac{4}{4}} + R_{D}^{n} \downarrow^{2}$$

$$F(j) \lambda_{j} \uparrow^{\frac{2}{3}} \stackrel{3}{\downarrow} D_{np} F(p) F(n) \lambda_{1} \uparrow^{\frac{3}{4}} T_{c} F(c) \lambda_{2} \uparrow^{\frac{4}{4}} \lambda_{3} \uparrow^{\frac{5}{4}} \stackrel{6}{\to} Q_{1} \uparrow^{\frac{6}{4}} \downarrow^{2}$$

$$Q_{2} \downarrow^{\frac{7}{4}} \stackrel{8}{\to} \prod_{1} F(t) \sum_{ia} \stackrel{1}{\downarrow} F(A) F(a) F(s_{1}) \lambda_{5} \uparrow^{\frac{9}{5}} F(s_{2}) \lambda_{6} \uparrow^{10}$$

$$A_{ia} \prod_{2} F(t) \lambda_{7} \uparrow^{\frac{11}{4}} V \text{ ост.}$$

Указанные в настоящей схеме операторы выполняют следующие функции:

sm quittand 9.PU.7-1.PUL

2. Изв. ТН, № 3



1.  $\lambda_{st}$  — осуществляет проверку условня ( $P_t \ll P_{\max}^{(s)}$ ) для каждой ( $s = \overline{1, 8}$ ) комбинаций состояний на станциях за каждый расчетный час t. ( $t = \overline{1, 14}$ , так как из таблицы П 1—4 видно, что имеется всего 14 различных нагрузок в течении всей сутки).

Условие  $P_{\min}^{(s)} \leq P_t$ ) выполняется для всех s = 1,8 и t = 1,14.

2. Операторы  $P_5$  и  $r_{\gamma}$  подготавливают данные таблиц П 1—1, 2, 3 для первой и второй станций, соответственно, рассматриваемому набору состояний на этих станциях (на третьей одно единственное состояние).

3. Оператор  $\lambda_j$  — согласно неравенству. (4) находит из таблиц П 1—1, 2, 3 величину  $\varepsilon_{cs_c(j+1)}$ , а по ней из этих же таблиц оператор  $D_n$  находит и остальные величины, необходимые для расчетов по формулам (5) и (6) и посылает их в ячейки  $r_1 + n$  ( $n = \overline{1,5}$ ).

4. Оператор *M* — восстанавливает измененное в ходе решения задачи, при данном наборе состояний, пачальное значение ε (ε<sub>1</sub>=0,520) при переходе к рассмотрению другого набора состояний и подготавливает соответственно этому набору значения = max и ε<sub>min</sub> в ячейках α и 3.

5. Оператор  $T_c$  (c = 1, 2, 3) вычисляет мощности и топливо для станций системы, соответственно по формулам (5) и (6).

6. Операторы Q<sub>1</sub> и Q<sub>2</sub> вычисляют значения г методом, описанным выше.

7. Оператор  $\Pi_1$  печатает вычисленные значения  $P_{cs_c}^{(n)}$ ,  $T_{cs_c}^{(n)}$ , (c = 1, 2, 3),  $\sum_{i=1}^{3} P_{cs_c}$  и соответствующее им значение  $\varepsilon$ .

8. Оператор  $\sum_{c=1}^{3} T_{cs_c}$  последовательно для всех

тех наборов состояний на данный рисчетный час, которые удовлетворяют условию (4), и запоминает номер рассматриваемого набора в виде чисел  $o,s_1s_2s_3$  ( $s_1 = 1, 4; s_2 = 1, 2, s_3 = 1$ ).

 Оператор A<sub>ix</sub> распределяет по возрастающей последовательности величниы, вычисленные оператором <u></u> и в таком порядке они печатаются оператором П<sub>n</sub>.

10. Оператор V вычисляет пусковые расходы для наборов состояний, указанных в пунктах а) и б).

11. Через  $R''_x$  обозначены операторы восстановления, где нижний индекс x обозначает восстанавливаемый оператор, а верхний индекс a — параметр, по которому восстанавливается этот оператор.

12. Через λ — обозначены операторы сравнения, из которых требуют разъяснения только λ<sub>3</sub> и λ<sub>4</sub>.

Оператор  $\lambda_3$  проверяет условие (10).

Оператор  $\lambda_4$  действует лишь при невыполнении условия (10) и проверяет условие (9) и в зависимости от этого действует оператор  $Q_1$  или  $Q_2$ .

Результаты расчета решения поставленной задачи были получены с помощью вычислительной машины типа М-3. В качестве иллюстрации ниже приводятся некоторые из полученных результатов, которые представлены в форме таблиц 1 и 2 соответственно для часов t = 1, 5, 17, 18 и t = 2, 3, 4.

Наиболее выгодные состояния приводятся в первых строках указанных таблиц, певыгодные — в последних. В таблицах 3 и 4 приводятся результаты расчета для остальных часов суток, соответствующие режимам, дающие минимальный (табл. 3) и максимальный (табл. 4) расход топлива.

						Таблица 1
C	остоящия	ē	$P_1$	$P_2$	P3	$\sum_{i=1}^{3} T_i$
	*221* *311* *411* *111* *221* *321* *421* *121*	$\begin{array}{c} 0,451\\ 0,451\\ 0'455\\ 0,443\\ 0,478\\ 0&630\\ 0,630\\ 0,460\\ \end{array}$	36,85 36,00 35,53 39,96 57,20 48,00 48,00 58,00	.50 50 50 25 25 25 25 25	29,06 29,10 30,70 25,78 33,50 43,27 43,27 32,70	77,16 78,45 78,40 79,58 79,90 81,03 81,30 93,98 Таблица 2
C	бостояция	ε	$P_1$	$P_2$	$P_3$	$\sum_{i=1}^{3} T_i$
1	.211" "411" "111" "311" "421" "321" "221"	$\begin{array}{c} 0,443\\ 0,446\\ 0,437\\ 0,440\\ 0,588\\ 0,575\\ 0,463\\ \end{array}$	29,06 28,40 31,31 30,00 45,50 46,90 46,50	50 50 50 25 25 25 25	25,78 27,10 23,70 24,70 34,80 33,50 33,50	72,14 72,41 73,35 73,72 75,53 78,38 78,52
						Таблица З
L	Состояния	Ę	<i>P</i> <sub>1</sub>	$P_2$	P <sub>3</sub>	$\sum_{i=1}^{3} T_i$
1 2 3 4	"211" "211" "211" "211"	$ \begin{array}{c c} 0,451\\ 0,443\\ 0,443\\ 0,443\\ 0,443\\ \end{array} $	36,85 29,06 29,06 29,06	50 50 50 50	29,06 25,78 25,78 25,78	77,16 72,14 72,14 72,14
22 23 24	"211" "211" "411"	0,729 0,630 0,582	73,00 70,90 44,29	50 50 50 50	50,00 43,25 33,40	108,30 102,07 82,50

				-		Габлица 4
t	Состояния	3	$P_1$	$P_{z}$	P 3	$\sum_{i=1}^{3} T_i$
1 2 3 4	"121" "221" "221" "221"	0,460 0,463 0,463 0,463	58,00 46,50 46,50 46,50	25 25 25 25 25	32,70 33.50 33.50 33,50 33,50	93,98 78,52 78,52 78,52 78,52
22 23 24	"111" "111" "211"	0.726 0.461 0.461	73,00 73,00 45,00	50 50 50 50	50.00 41,17 33,10	109,85 102,93 86,69

## Б. Расчет числа вычислительных операций

Пользуясь формулой (11) определяется число вычислительных операций для рассматриваемого примера. Для этого случая подставляются в формулу (11) следующие параметры

$$\sum_{t=1}^{14} N_t = 70; \quad N'_t = 42; \quad K_2 = 2101; \quad l_1 = 75; \quad l_2 = 11; \quad n_1 \approx 6; \quad n \approx 7$$

$$n = 11; a_1 = 3; a_2 = 2; A_n = 8; A_{n_2} = 14; M = 184$$
  
 $m = 3; y = 14.$ 

В результате получаются

$$K_1 \sum_{t=1}^{14} N_t = 182.700; \ l_1 = 75; \ 2K_2 = 4202; \ N'_t l_2 = 462$$

или K = 188414.

При реализации этой задачи на машине М-3, выполняющей в среднем 30 оп/сек потребовалось времени — 6280 сек или 1 час 44 мин. Фактическое время расчета на машине М-3, имеющей оперативную память 1024 единицы на магнитном барабане, заняло 1 час 50 мин. Изложенная выше задача была реализована программой, состоящей из 146 команд. Вместе с постоянными параметрами было занято 510 ячеек оперативной памяти. Программа расчетов была разработана в группе программирования Института электротехники АН Армянской ССР и реализована на машине М-3 ВЦ АН Армянской ССР.

## В. Анализ предела применимости предложенного алгоритма

В заключении рассмотрим возможность реализации пред. агаемого алгоритма на современных ВМДД для случая, когда энергосистема состоит из 6, 9, 12, 15, 18 тепловых станций или путем представления этих систем тройками станций будем иметь по 2, 3, 4, 5, 6 троек станций.

Предположим, что на одной, из каждой тройки этих станций имеются по 4 состояния. На второй из той же тройки станций, имеются по два состояния, а на третьей, из тройки станций — по одному состоянию. Для каждого из этих случаев, число возможных комбинаций и число вычислительных операций, согласно формуле (11), приводится в таблице 5. Для этих же случаев, в таблице 6 приводится расчет необходимого машинного времени для ВМДД с быстродействиями 2,5·10<sup>3</sup> оп/сек, 10<sup>4</sup> оп/сек, 2·10<sup>4</sup> оп/сек.

Таблица 5

Колич. тепловых станций	6	9	12	15	18
число возможных комбинации · · ·	64	512	4096	32768	262144
Число вычислительных операций · .	33 - 107	35 • 10°	38 · 107	25 · 10 <sup>s</sup>	36.10%
		1154		Ta	блица в

Кол. тепл. станц. Быстродействие	6	9	12	15	18
2.5·10 <sup>3</sup> оп/сек · · · · ·	0.36 4	3,9 4	42,2 4	277,7 4	4000 <i>u</i>
104 оп/сек	0,09 4	0,9 4	16.6 ч	69,4 4	1000 4
2.104 оп/сек	0,045 4	0,45 4	8,4 4	34.7 4	500 4

Таблицы 5, 6 показывают, что для решения поставленной выше задачи по изложенному алгоритму, в случае, когда энергосистема состоит более чем из 9 тепловых станций, на современных ВМДД не имеет смысла. Поэтому возникает необлодимость разработки более удобного алгоритма для систем, содержащих более 9 тепловых станций.

## Г. Анализ результатов расчета

По результатам расчета могут быть получены различные расходы топлива  $T = \sum_{k=1}^{24} \sum_{k=1}^{3} [T_{ct} + T_{ck} + T_{cr}]$  для одного и того же суточного

графика нагрузок. Представляют наибольший интерес случаи распределения нагрузок между станциями системы, приводящие к минимуму и максимуму расхода топлива на станциях. А именно:

C лучаи 1. когда на каждый час суток можно получить такую комбинацию состояний на станциях. при которой получается минимальный расход топлива равный  $T_{\min} = \sum_{i=1}^{24} \sum_{j=1}^{3} T_{ci} = 2044,16$  т. у. т. В

этом случае получаются также и следующие пусковые расходы:

$$\sum_{c=1} [T_{ck} + T_{c\tau}] = 1.6 \text{ т. у. т.}$$

Случай 2. На каждый час суток можно получить комбинацию состояний, при которой получается максимальный расход топлива, равный

$$T_{\max} = \sum_{t=1}^{24} \sum_{c=1}^{3} T_{ct}. = 2201,86$$
 T. Y T.

В этом случае получаются пусковые расходы.4,4 т. у. т. Разница  $T_{\rm max} - T_{\rm min} = 158$  т. у. т.

Важно отметить также и то, что в полученных результатах пусковые расходы топлива оказываются ничтожно малым по сравнению с расходами топлива для стационарных режимов работы агрегатов.

Ясно, что при любом другом, отличном от этих двух случаев, наборе состояний на станциях в каждый час суток расход топлива будет изменяться в пределах  $T_{min} = 2044, 2 < T < T_{inax} = 2201,86$ .

Следовательно, экономически наиболее выгодным является выбор состояний, при которых имеем

$$T = 2044, 2 + 1, 6 = 2045, 8$$
 т. у. т.

Заметим, что хотя в данном примере пусковые расходы, вычисленные по методике, изложенной в [3], приведенного в данном номере журнала, получились малыми, это однако не означает, что они будут малыми и в других случаях. Поэтому во всех этих случаях пусковые расходы следует обязательно учитывать.

Институт электротехники АН Армянской ССР

Поступило 9.Х 1960

## 2. Տ. ԱԳՈՆՑ, Յու. Գ. ԳՐԻԳՈՐՅԱՆ, Մ. Մ. ԱԳՈՆՑ

# էՆԵՐԳՈՍԻՍՏԵՄԻ ՎԱՌԵԼԱՆՅՈՒԹԻ ՏՆՏԵՍՄԱՆ ՌԵԺԻՄԻ ՀԱՇՎՄԱՆ ՀԱՄԱՐ ԱԼԳՈՐԻԹՄԻ ՈՒ ԾՐԱԳՐԻ ԿԱԶՄՈՒՄԸ ԵՎ ԳԳՀՄ ՄԻՋՈՑՈՎ ԱԳՐԵԳԱՏՆԵՐԻ ՎԻՃԱԿԻ ԸՆՏՐՈՒԹՅԱՆ ՕՐԻՆԱԿ

# Ամփոփում

Հոդվածում տրված է էննրգոսիստեմում դործող ջերմակայանների ագրեգատների վիճակների ըստրությունը, ելնելով վառելանյութի մինիմալ ծախսումից։

Դիտվում է էներդոսիստեմ, կաղմված m ջերմակայաններից, ագրեղատների  $S_1, S_2 \cdots S_m$  վիճակներով։

Հոդվածում բերված ալգորիներ Հնարավորունյուն է տալիս օրվա ամեն ա

մի ժամի համար IS, կոմբինացիաներից ընտրել վիձակների այնպիսի i-1 S<sub>1</sub>, S<sup>\*</sup>... S<sup>\*</sup><sub>m</sub> կոմբինացիա, որը ապահովում է վառելանյունի մինիմալ ծախսում, հաշվի առնելով գործող ապրեդատների (կանսաների և տուրբինոգեներատորների) կանդառները և ըննացքի դցելը։

Հողվածի վերջում ալգորինմը կիրառվում է մեկ էներգոսիստեմի համար. որը կազմված է երեք ջերմակայաններից, յուրաքանչյուրը՝  $S_1=4; S_2=2; S=1$ երեք վիճակներով։ Հաշվումները ցույց են տալիս, որ յուրաքանչյուր օրվա համար վառելանյունի մինիմալ ծախսումը կազմում է 2045,8 ա (պայմանական վառելանյուն), որը տարբերվում է մաքսիմալ ծախսումից (158 տ):

Խնդիրը լուծված է Հայկական ՍՍՌ ԳԱ Հաշվողական Կենտրոնի M-3 դիսկրետ դործողության հաշվիչ մեբենայի (ԴԳՀՄ) միջոցով 1 ժամ 50 րոպեում։

## ЛИТЕРАТУРА

1. Маркович И. М. Режим энергетических систем. Госэнергоиздат, 1957.

- Ляпунов А. А. О логических схемах программы. Проблемы кибернетики, том I. Издательство физико-математической литературы, 1958.
- 3. Григорьян Ю. Г. Методика расчета пусковых расходов, связанных с выбором состояний агрегатов тепловых электростанций (данный номер журнала).

Приложение 1

# Данные энергосистемы, необходимые для решения задачи, рассматриваемой в настоящей статье

Система состоит из трех тепловых станций (s = 1, 2, 3), характеристики которых заданы соответственно в таблицах  $\Pi$  1–1, 2. 3.

На первой из трех станций возможны четыре состояния  $(s_1 = 1, 2, 3, 4)$ , на второй возможны два состояния  $(s_2 = 1, 2)$ , на третьей станции — одно состояние  $[(s_3 = 1)$ . Следовательно для каждого часа суток на станциях возможны  $S = s_1s_2s_3 = 4 \cdot 2 \cdot 1 = 8$  комбинаций состояний  $s_1s_2s_3$ , а именно: "111"; "211"; "311"; "411"; "121", "221"; "321"; "421". Нагрузка энергосистемы для рабочего дня задана для каждого часа суток  $P_t = 173 K_t$ , где t = 1,24;  $0 < K_t < 1$ ;  $K_t -$  коэффициент, значения которого приведены в таблице  $\Pi 1 - 4$ .

Таблица II I—	1	
---------------	---	--

Ре- жим	Сс 3 т	остояни S <sub>1</sub> =1 . г. б 1	ие 1 кот.	Со 3 т	стояни S <sub>1</sub> =2 . г. 5	ие 2 кот.	Со 2 т	стояни S <sub>1</sub> =3 . г. 5	ие З кот.	Co 2 1	Состояние 4 S <sub>1</sub> =4 2 т. г. 4 кот.					
j	٤11	P <sub>11</sub>	T <sub>11</sub>	<sup>€</sup> 12J	P <sub>12j</sub>	$P_{12j} \mid T_{12j}$		P <sub>13j</sub>	Т <sub>13</sub>	<sup>E</sup> 14 <i>j</i>	P <sub>14</sub>	T <sub>14j</sub>				
1 2 3 4 5 6 7 8 9	0.300 0.436 0.440 0.447 0.458 0.464 0.577 0.594 0.615 0.700	28,2 28,2 36,5 46 55,5 63 63 73 73 73 73 73	16,81 16,81 25,85 27,21 31,7 31,98 31,98 39,38 39,38 39,38	0,300 0,438 0,453 0,469 0,487 0,596 0,618 0,640 0,690 0,740	25 25 38,5 51,5 63 63 68,5 73 73 73	14.01 14.01 23.71 26.05 29.45 32 35.47 87.67 37.67 37.67	0,300 0,434 0,440 0,446 0,451 0,455 0,46 0,555 0,568 0,580	25 25 30 33 36 40 42.5 24.5 45.5 48	14,01 14,01 17,91 19,25 20,62 22,46 22,48 22,48 23,63 24,88	0,300 0,435 0,4 1 0,466 0,573 0,600 0,630 0,645 0,689 0,731	18.5 18,5 33 42,5 42,5 42,5 48 48 48 48 48	11.21 11.21 18.67 20 23 21.89 28.82 28.82 28.82 28.82 28.82 28.82				

Таблица П 1-2

Таблица П 1-3

Ре- жим	Со 2 т.	стояни S <sub>2</sub> =1 г. 2 к	е 1 от.	Со 1 т	стояні S, 2 . г. 2	не 2 кот.	Ре- жим	2	Состояние 1 1 2 т. г. 3 кот.					
j	<sup>2</sup> 21 <i>j</i>	P <sub>21</sub>	<i>T</i> <sub>21<i>j</i></sub>	$\left  \begin{array}{c} \varepsilon_{22j} \end{array} \right  P_{22j} \left  \begin{array}{c} 7_{2j} \end{array} \right $		7 22/	j	<sup>£</sup> 31 <i>j</i>	P <sub>31</sub>	T <sub>31/</sub>				
1 2 3	0,300 0,320 0,340 0,260	25 25 38,5	19,72 19.7_ 23.91	0,300 0,310 0,320 0,355	21 23,5 25 25	18,22 18,99 19,33	1 2 3 4	0.300 0,432 0,162 0,583	21.5 21.5 33.5 33.5	26,3 26,3 31,79				
-+ 5 6	0,380	50 50 50	28.1 28.1 28.1	0,43i 0,540	25 25 25	19,33	56	0,605	40 44	35,03				
7	0,450	50 50	28.1 28.1	0,570	25 25	19,33 19,33	7 8	0,678	44 46,5	34,38				
9 10 11	0,540 0,610 0,740	50 50 50	28,1 28,1 28,1	0,688 0,703 0,740	25 25 25	19,33 19,33 19,33	9 10 11	0,720 0,730 0,740	50 50 50	42,6 42,6 42,6				

25.

26	Г. Т. Адонц и др														
		Табли	Таблица П 1—4												
t	1	2	3	4	5	6	7	8	9	10	11	12			
Ki	0,667	0,606	0,606	0,606 0,667 0,739 0			0,776	0,861	0,909	0,879	0,879 0,739				
t	13	14	15	16	17	18	19	20	21	22	23	24			
Kı	0,788	0,812	0,788	0,756	0,667	0,667	0,697	0,806	0,879	1	0.952	0,739			

Замечание: Так как из 24-х заданных значений коэффициента К, всего 14 различных, то будем считать, что наши сутки состоят из 14 часов.

	ՀԱՅԿԱԿԱՆ ՍՍՌ				Ռ	q	ԽՏՈՒԹՅՈՒՆՆԵՐԻ ԱԿԱԳԵՄԻԱՅԻ								S	ՏԵՂԵԿԱԳԻՐ														
ИЗ	B	E	С	T	И	Я	A	K	A	Д	E	M	И	И	Н	A	У	ĸ	A	Ρ	M	Я	H	С	K	0	R	C	C,	Ą
SLp	ւնի	կա	կան	i q	իտ	nıp	. u	հշի	uı				X	IV,	N	2	3,	19	61			C	ери	я	те	хни	чест	ких	на	ук

ЭЛЕКТРОТЕХНИКА

## Р. А. ЧУГУРЯН

# ОБ ЭЛЕКТРИЧЕСКИХ ПРОЦЕССАХ В ВАННЕ КАРБИДНОЙ ПЕЧИ

Закономерности прохождения тока в плавильном пространстве, а следовательно и превращения электрической энергии в тепловую в ванне карбидной печи, до настоящего времени являются предметом обсуждений. Существует мнение [1, 2], что необходимое тепло для образования карбила кальция выделяется в дуге, и при классификации руднотермических печей карбидную печь причисляют к печам, работающим в дуговом режиме; при этом предполагается, что энергия, выделяющаяся в дуге, намного больше энергии, выделяющейся в расплаве. Другие [3, 4, 5] полагают, что энергия дуги примерно равна энергии, выделяющейся в шихте. Наконец, существует предположение, что карбидные печи работают в чистом режиме печи сопротивления и что в ней электрическая энергия превращается в тепловую в шихте и расплаве, и энергия дуги по сравнению с энергией шихты ничтожна [6, 7].

Выяснение способа превращения электрической энергии в тепловую в ванне карбидной печи практически важно, так как с этим связана правильная эксплуатация карбидной печи — ее обслуживание, управление, автоматика. Ниже дается оценка характера сопротивления исследованных нами карбидных печей. Анализ и выводы по затронутому вопросу основаны на ряде опытов, проведенных в карбидном цехе завода им. С. М. Кирова.

Описанные здесь эксперименты являются частью комплекса экспериментальных исследований, проведенных Институтом электротехники Академии Наук Армянской ССР по программе, предложенной доктором технических наук, профессором Г. Т. Адонцом.

## 1. Напряжение между нулевой точкой пода и электродом

Для определения характера сопротивления ванны печи нами проводилось осциллографирование напряжения между нулевой точкой пода н фазовым электродом. При этом точка замера на электроде бралась на 20 см ниже электродного кольца.

При нормальной эксплуатации печи электродное кольцо расположено на расстоянии 120—130 см от нижнего конца электрода. Следовательно, часть электрода, расположениая ниже точки замера, составляет примерно 100 см. На этом участке, согласно литературным данным [5], актив-

#### Р. А. Чугурян

ное сопротивление рабочей части электрода составляет около 23% от общего сопротивления короткой сети. Как показали измерения, падение напряжения в короткой сети фаз «А» и «В» без электродов составляет 3,6 в. Индуктивное сопротивление короткой сети больше активного в шесть раз. Учитывая также, что сопротивление электрода в три раза меньше, чем



активное сопротивление остальной части короткой сети, падение напряжения на рабочем участке электродов фаз "A" и "B" составит 0,2-0,3 s, что не может существенным образом влиять на характер кривой напряжения, и, следовательно, она остается синусондальной. Падение напряжения в короткой сети на фазе "C" сравнительно больше, вследствие чего кривая напряжения между подом и электродом искажается, ибо ток не синусоидален (рис. 1). Что касается ин-

дуктивного сопротивления рабочего участка электрода, то им можно пренебречь. Расчетным путем можно показать [8], что индуктивность на этом участке не выше  $1.2 \cdot 10^{-7}$  гн.

Как показали замеры, напряжение между электродом и подом печи для фаз «А» и «В» составляет 84—85 в, а для фазы «С» — 63—64 в. Напряжение под-электрод на фазе «С» ниже из-за глубокой посадки электрода.

## 2. Вольт-амперная характеристика печной нагрузки

Ниже приводятся вольт-амперные характеристики для каждой фазы исследуемой нами печи. Эти характеристики построены с учетом отсутствия сдвига фаз между током и напряжением под-электрод.

На рис. 2 представлены кривые напряжения под-электрод и ток фазы «А», а также кривая изменения сопротивления в течение одного полупериода, при нормальном режиме работы печи. Как видно из диаграммы, точки максимума тока и напряжения и минимум сопротивления совпадают по времени. На этом же рисунке дана вольт-ампериая характеристика фазы «А», имеющая две точки пересечения. Стрелками показаны восходящие и нисходящие ветви этой характеристики.

Приведенная вольт-ампериая характеристика является общей характеристикой дуги и шунта (шихты). Поэтому физическая интерпретация каждой точки этой кривой представляет значительную трудность. Однако по площади гистерезисной петли можно дать качественный анализ режима дуги, так как даже при нелинейности вольт-амперной характеристики шихты гистерезис не должен иметь место, поскольку сопротивление шихты в течение четверти периода не может существенно изменяться с изменением температуры, тогда как небольшое изменение температуры рсзко влияет на процессы в дуговом разряде [9], т. е. на сопротивление дуги.

# Об электрических процессах в ванне карбидной печи

Из изложенного следует, что величина площади петли характеризует те энергетические процессы, которые имеют место в дуге; нелинейность вольт-амперной характеристики шихты, изменяя форму кривой гистерезиса, не может влиять на величину площади. Площадь петли может служить критерием, характеризующим работу данной фазы печи. На рис. З приведены аналогичные кривые для фазы «В». Как видно из кривых, мак-



симумы тока и напряжения и минимум сопротивления ее совпадают во времени.

Сопротивление подэлектродного пространства фазы «В» в течение одного полупериода претерпевает сравнительно меньшие изменения. Вольт-амперная характеристика этой фазы также имеет гистерезисную петлю, восходящие и нисходящие ветви которой не пересекаются.

На рис. 4 представлены аналогичные кривые для фазы «С». Восходящие и нисходящие ветви вольт-амперной характеристики этой фазы пересекаются только один раз.



3. Анализ экспериментальных данных

Анализируя осциллограммы токов, напряжений и вольтамперные характеристики, можно установить следующее положение. Включение под синусондальное напряжение печной нагрузки вызывает резкое отступление формы кривой тока от синусонды. Это говорит о наличии в цепя нелинейного элемента. Полагая, что вся короткая сеть обладает линейным подэлектродного пространства. Как указано выше, напряжение между под электродного пространства. Как указано выше, напряжение между нулевой точкой пода и электродом в исследуемой нами печи можно считать синусондальным. Правда, эта кривая на фазе «С» — «Мертвая» имеет некоторое отступление от сипусонды.

Синусоидальная форма кривой напряження между подом и электродом некоторым образом затрудняет определенный вывод о наличии в печи явно выраженной дуги. Однако по кривым тока можно видеть, что для данной фазы исследуемой печи в определенные периоды работы, общий.







характер деформации кривой тока периодически повторяется. Это дает основание предположить, что в ванне печи имеют место периодические электрические процессы. К тому же вольт-ампериая характеристика общего сопротивления фазы имеет форму гистерезисной петли, что присуще дуге. О паличии дуги говорит также характерное для нее искажение крявой тока. Но искажение здесь несколько смягчено шунтирующим влиянием шихты. О наличии шунтированной дуги в ферросплавных печах было доказано проф. С. И. Тельным, Г. А. Сисояном и И. Т. Жердевым [4]. Мысль о наличии шунтированной дуги в карбидных печах высказана профессором Г. А. Сисояном [5]. Из работ указанных авторов следует важное положение, что форма кривой тока в момент зажигания и псгасания дуги не должна иметь резкий характерный разрыв, так как через шихту непрерывно проходит ток.

Чем вызван синусондальный характер напряжения между подом и электродом печи в наших экспериментах?

Для математического обоснования составим электрическую схему замещения карбидной печи. Решение этой задачи для трехфазной несим-

метричной печи связано со значительными трудностями. Оно намного облегчается, если пренебречь асимметрией токов. Это упрощение не внесет значительных погрешностей в расчеты, ибо степень асимметрии на исследуемых печах не превышает 8—10%. При указанном допущении становится возможным рассмотрение одной фазы печи. Электрическая схема ее приведена на рис. 5.



Анализ этой схемы приводит к следующим выводам:

1. При условии наличия источника бесконечной мощности и при отсутствии кажущегося сопротивления Z<sub>k</sub> короткой сети напряжение на дуге должно быть синусоидальным несмотря на потребление приемником несинусоидального тока.

2. При отсутствии индуктивности L<sub>k</sub> короткой сети и наличии r<sub>k</sub>, соизмеримого с сопротивлением печи, напряжение на дуге должно быть несинусондальным. Это объясняется тем, что напряжение на дуге

$$u_g = u_c - ir_k.$$

3. При отсутствии параметра  $L_k$  и наличии  $r_k$  короткой сети значительно меньшего, чем сопротивление печи, напряжение дуги мало отличается от синусоиды.

Рассмотрим случай, когда имеется также индуктивность короткой сети. При анализе дифференциального уравнения, составленного для приведенной схемы замещения

$$U_m \sin \omega t = ir_k + L_k \frac{di}{dt} + i \frac{r_m \cdot r_k(i)}{r_m + r_k(i)}$$

можно заметить, что параметр  $L_k$  влияет на форму кривой тока, деформируя ее симметричность в полупериоде относительно оси ординат. Как ток шихты, так и индуктивность стремятся сгладить изломы кривой тока в начале и конце полупериода, т. е. при прохождении тока через нулевые значения, уменьшая при этом быстроту изменения силы тока. Ясно, что при прямолинейной вольт-ампериой характеристике дугового промежутка, ток печи и напряжение дуги синусоидальны; если же вольтамперная характеристика дугового промежутка не прямолинейна и короткая сеть обладает достаточным сопротивлением, то ток и напряжение на дуге несинусоидальны. При относительно малом сопротивлении короткой сети напряжение на дуге, даже при нелинейной вольт-амперной характеристике, может быть синусондальным.

При сравнении формы кривой тока фазы «В» при нормальной работе и при сливе печи можно заметить, что ток этой фазы при сливе претерпевает большие искажения. Это сказывается и на вольт-амперной характеристике. Наблюденное явление еще раз подтверждает высказанную мысль [5], что при благоприятных тепловых условиях дуга не может резко влиять на форму кривой тока. Таким образом, резкое нарушение формы кривой тока фазы «В» во время слива печи целиком объясняется нарушением теплового режима дугового разряда. Этому может содействовать, в частности, изменение плотности и давления газов подэлектродного про-



Рис. 6.

странства, а также другие явления, связанные с понижением температуры печи. На рис. 6 дана вольт-амперпая характеристика фазы «В» при сливе. При каждом сливе вольт-амперная характеристика имела одну и ту же форму гистерезисной петли. Это нарушение формы кривой тока относительно мало заметно на остальных фазах, так как слив на исследуемой печи производился из-под средней фазы.

Выводы. 1. Вольт-амперные характеристики для общего рабочего сопротивления исследуемых нами карбидных печей имеют гистерезисную петлю, что полностью следует приписать дуге.

2. Вольт-амперные характеристики, являющиеся суммарной характеристикой дуги и шунта (шихты), для отдельных фаз печи различны, так 3. Изв. ТН, № 3 как сопротивление каждой фазы в течение периода изменяется по разным законам.

3. Резкое изменение вольт-амперной характеристики фазы «В» при сливе следует приписать быстрым изменениям теплового режима дугового промежутка (изменение температуры, плотности и давления газов и т. п.).

4. Для контроля за нормальным горением дуги может быть рекомендовано держать на пульте управления на каждой фазе печи катодный осциллограф, включенный по схеме петли (для фигур Лиссажу), или же с переключающим устройством — один для всей печи. Напряжение для вертикальных пластинок осциллографа надо брать с участка короткой сети, а для горизонтальных — от пода и электрода.

Схема эта может быть использована в качестве дополнительного контролирующего элемента при регулировании печи.

Институт электротехники

АН Армянской ССР

Поступило 2.11. 1961

## Ռ. Ա. ՃՈՒՂՈՒՐՑԱՆ

# ԿԱՐԲԻԴԻ ՎԱՌԱՐԱՆՆԵՐՈՒՄ ՏԵՂԻ ՈՒՆԵՑՈՂ ԷԼԵԿՏՐԱԿԱՆ ՊՐՈՑԵՍՆԵԸԻ ՄԱՍԻՆ

## Ամփոփում

Հոդվածում ջննարկվում են կարրիդի վառարանների աշխատանքի էլեկտրական ռեժիմների մի շարջ հարցեր։ Ստացված արդյունքները և եզրակացունյունները հիմնված են Ս. Մ. Կիրովի անվան գործարանում կատարված հետաղոտական աշխատանքների վրա։

Հնտաղոտունյունները ցույց են տալիս, որ նշված վառարանները աշխատում են էլեկտրական աղեղի ռեժիմի առկայունյան պայմաններում։ Այդ Հաստատվում է ստացված վոլտ-ամպերային բնունադրերով։ Չնայած նրան, որ վոլտ-ամպերային բնունադիրը Հանդիսանում է բովախառնուրդի և աղեղի համար դումարային բնունադիր, այնուամենայնիվ բնունադրի հիստերեղիսի օղակը լրիվ Հաստատում է աղեղի ռեժիմի առկայունունը։ Դեռ ավելին. այդ օղակի փոփոխման և վառարանի աշխատանջային ռեժիմի միջև դոյունյուն ունի օրինաչափունյուն։ Առաջարկվում է այդ օրինաչափունյունը Հաշվի առեկունի վառարանների կարգավորման Հարցերը լուծելիս, որպես լրացուցիչ տեղեկունյուն վառարանի աշխատանքի մասին։

#### ЛИТЕРАТУРА

- 1. Максименко М. С. Основы электрохимии. ОНТИ, 1934.
- 2. Бингам. Н. Произволство карбида кальция, ОНТИ, 1934.
- 3. Вочке И. Электроплавильные печи, 1934.
- 4. Тельный С. И. н Жердев И. Т. "Теория и практика металлургии", № 9, 1937.
- 5. Сисоян Г. А. Электрическая дуга в руднотермической нечи, 1954.
- 6. Kluss E. Die Probleme des elektrischen Lichtbogen und Widerstandsofens. 1951.
- 7. Paussig R. Die Industrie des Kalzium Karbides, 1940.
- 8. Калантаров П. Л., Цейтлин Л. А. Расчет индуктивностей, 1959.
- 9. Капцов Н. А. Электрические явления в газах и в вакууме, 1950.

# ՀԱՅԿԱԿԱՆ ՍՍՌ ԳԻՏՈՒԹՅՈՒՆՆԵՐԻ ԱԿԱԳԵՐԻԱՅԻ ՏԵՂԵԿԱԳԻՐ ИЗВЕСТИЯ АКАДЕМИИ НАУК АРМЯНСКОЙ ССР

Sthubhauhung abunne, abrhu

XIV. № 3. 1961 Серия технических наук

## **ГИДРОЭНЕРГЕТИКА**

## A. A. ACJAMA39H

# РАБОТА ГИЛРОТУРБИНЫ ПРИ ПЕРЕХОЛНЫХ ПРОЦЕССАХ

Сплошной поток жидкости, поступая в канал равномерно вращающегося рабочего колеса турбины, подвергается на ее допасти разрыву сплошности. При этом создаются такие условия работы турбины, которые выражаются общеизвестным уравнением:

$$Hr_{i} = \frac{v_{1}u_{1}\cos\alpha_{1} - v_{2}u_{2}\cos\alpha_{2}}{g}$$
(1)

или выражением для вращающего момента:

$$M_c = \frac{\gamma Q H}{\omega} \eta, \qquad (2)$$

гле  $v_1$ ,  $v_2$  абсолютные и  $u_1$ ,  $u_2$  окружные скорости потока у входа и выхода из рабочего колеся,  $\alpha_1$ ,  $\alpha_2$  углы между векторами v и u, H напор. w — угловая скорость, Q — расход, ү — объемный вес воды и η — клд турбины.

В случае неравномерного вращения рабочего колеса, т. е. при неустановившихся режимах, изменение М, и ускорения агрегата связаны уравнением

$$J\frac{d\omega}{dt} = M_c - M_c, \qquad (3)$$

где J — момент инерции вращающихся масс агрегата, M<sub>z</sub> — момент генератора, t -- время.

Из уравнения (3) следует, что при  $M_c \neq M_s$  агрегат получает некоторое ускорение  $\frac{d\omega}{dt}$  под действием избыточного момента ( $M_c - M_i$ ), который согласно (2) при постоянном напоре и расходе в свою очередь изменяется с изменением угловой скорости. Значения Мс для различных • при установившихся режимах можно получить из обычных характеристик турбины, сиятых в условиях статических режимов. До сего времени неизвестна возможность использования характеристик турбин, построенных в условиях установившегося режима (стятический) для случая исследования неустановившегося режима (динамический) работы турбины и не установлена соответствующая зависимость между вращающим моментом и угловой скоростью:

$$M_{\partial} = f(\omega_{\partial}).$$

Настоящая работа посвящена данному вопросу.

Для решения поставленной задачи рассмотрим движение потока по каналу неравномерно вращающегося рабочего колеса при H = const. B любой момент времени поток испытывает сложное ускорение, благодаря чему векторы абсолютной скорости v, и ее составляющих — экружной скорости и относительной скорости w будут менять свое направление. Однако при всех режимах и для любого момента времени имеем:

$$\overline{v} = u + w. \tag{4}$$

Следовательно, суммарное перемещающее ускорение будет

$$|j| = |j_u| + |j_w|, (5)$$

где *J*<sup>*u*</sup> и *j*<sup>*w*</sup> — ускорения по направлениям *и* и *w*.

Если в канале неравномерно врашающегося рабочего колеса (рис. 1) выделить элемент потока площадью ds, длиной dl, массой dm



и применить к нему закон динамического равновесия, то уравнение (5) в проекции на направление *w* примет вид:

$$|w dm| = |\Sigma F_e|_w - |j_u dm|_w, \quad (6)$$

где  $\Sigma F_e$  — сумма внешних сил, действующих на выделенный элемент потока.

После замены отдельных членов уравнения (6) соответствующими значениями и вводя ряд обозначений, как это делает Тено [1], получим уравнение, выражающее работу гидротурбины при неустановившемся режиме в виде [2]:

$$H\eta = \frac{u_1 v_1 \cos \alpha_1 - u_2 v_2 \cos \alpha_2}{g} + \frac{2A}{g} \frac{d\omega}{dt} \cdot$$
(7)

Как известно, расход через турбину является функцией напора, скорости вращения

Рис. 1. Схема сил действующих на турбину. Е

и открытия напрэвляющего аппарата

$$Q = f(H, \omega, \alpha).$$

Если создать такие условия, чтобы при переходном процессе напор и открытие турбины оставались постоянными, то будем иметь:
$$Q = f(\omega).$$

Изменение Q в зависимости от изменения о для реактивных турбин различных быстроходностей происходит по разному.

Для всех этих турбин закон изменения Q в зависимости от  $\omega$  при H = const практически можно принять за прямую, имеющую соответствующий наклон: для тихоходных турбин  $\frac{Q-Q_0}{Q_0} > 0$ ,

> для нормальных  $\frac{Q-Q_0}{\omega} = 0$ и быстроходных  $\frac{Q-Q_0}{\omega} > 0$ ,

где  $Q_0$  — расход через турбину при определенном открытни и при  $\omega = 0.$ 

Как показали эксперименты, приведенные на динамической модели (при условии  $a_0$ , = const, H = const), изменение расхода через турбину в зависимости от  $\omega$  при динамических режимах происходит так, как при статическом режиме, т. е. независимо от того режим установившийся или неустановившийся, каждой  $\omega_a$  динамического режима соответствует определенный  $Q_0$  и каждой  $\omega_a$  статического режима соответствует определенный  $Q_c$ . Следовательно, когда  $\omega_a = \omega_c$  имеем  $Q_d = Q_c$ .

На рис. 2 даны кривые Q = f(n) статических режимов работы



Рис. 2. Кривые зависимости Q = f(n)

турбины. Крестиками нанесены экспериментальные данные динамических режимов.

Вышесказанное дает право для данной турбины написать

$$\frac{Q_c - Q_o}{\omega} = \frac{Q_o - Q_o}{\omega} = \text{const.}$$

Умножая уравнение (7) на  $\gamma \left(\frac{Q-Q_0}{\omega}\right)$ , вводя обозначение

А. А. Асламазян

 $K = \pm \frac{1}{g} \left( \frac{Q - Q_0}{\omega} \right)$  и учитывая, что при  $Q_0 = 0$ ,  $\omega_0 = 0$  работа турби-

ны равна нулю, получим:

$$M_{\vartheta} = \frac{\gamma Q H}{\omega} \tau_{t} = \frac{\gamma Q}{\omega} \frac{u_{1} v_{1} \cos \alpha_{1} - u_{2} v_{2} \cos \alpha_{2}}{g} \pm 2AK \frac{d\omega}{dt} \cdot$$
(8)

Таким образом получено выражение для вращающего момента при динамическом режиме работы турбины.

Зная, что 
$$\frac{\frac{1}{2}}{\omega} \frac{u_1 v_1 \cos \alpha_1 - u_2 v_2 \cos \alpha_2}{g} = M_c$$

уравнение (8) перепишем в таком виде:

$$M_{\partial} = M_{c} \pm 2AK \frac{d\omega_{\partial}}{dt_{\partial}} = M_{c} \pm M_{i}, \qquad (9)$$

где

$$M_l = 2AK \frac{d\omega}{dt}$$
 (10)

Из уравнений (9) и (10) следует, что при неустановившемся режиме работы турбины в результате влияния приращения угловой скорости на изменение количества движения потока во входном и выходном сечениях рабочего колеса возникает некоторый дополнительный момент, величина которого зависит от конструктивных особенностей турбины, характеризуемых коэффициентами А и К и от приращения угловой скорости турбины. С увеличением быстроходности и размеров рабочего колеса, увеличивается *Mi*.

В зависимости от величины  $M_i$ , характеристики гидротурбин при динамических режимах будут отличаться от таковых, снятых при статических режимах.

Полученный вращающий момент (9) затрачивается на ускорение вращения агрегата

$$M_{\partial} = J \frac{d\omega_{\partial}}{dt_{\partial}} \tag{11}$$

Приравнивая (9) к (11), получим:

$$J\frac{d\omega_{\partial}}{dt_{\partial}}M_{c}\pm 2AK\frac{d\omega_{\partial}}{dt_{o}}$$
(12)

ИЛИ

$$\frac{d\omega_{\theta}}{dt_{\theta}} = \frac{M_c}{J \pm 2AK}$$
(13)

Для статического режима когда M<sub>i</sub> = 0 формула (12) имеет вид:

$$J \frac{d\omega_c}{dt_c} = M_c. \tag{14}$$

38

Работа гидротурбниы при переходных процессах

Подставляя (14) в уравнение (13), получим:

$$\frac{d\omega_0}{dt_0} = \frac{J}{J \pm 2AK} \frac{d\omega_c}{dt_c}$$
(15)

Уравнения (12) и (15) связывают изменения во времени вращающего момента и скорости вращения агрегата при неустановившемся режиме, с учетом момента инерции агрегата и конструктивных особенностей турбины. Отметим, что во всех случаях принимается колесо как жестко-лопастное.

Значение коэффициента А для каждой турбины определяется из проекта рабочего колеса, а коэффициент К для турбин разных типов в зависимости от n<sub>s</sub> дан на рис. З. Для пересчета статических харак-



Рис. З. Значение коеффициента "К" в зависимости от по турбины.

теристик на динамические, в уравнении (15)  $\omega$  заменяется на  $\frac{\pi n}{30}$ , а дифференциалы заменяются конечными разностями, т. е.:

$$\frac{\Delta n_{\partial}}{\Delta t_{\partial}} = \frac{J}{J \pm 2.4K} \frac{\Delta n_c}{\Delta t_c} \,. \tag{16}$$

Последовательность расчега динамического момента дана в работе [2].

Эксперименты, приведенные на динамической модели в лаборатории моделирования ИнЭГ АН АрмССР в условиях сохранения постоянства напора во всех режимах ее работы показали хорошее совпадение динамических кривых M = f(n), полученных экспериментом и расчетами.

Для получения динамических характеристик с учетом влияния переменного по времени напора были произведены серии экспериментов [3]. Результаты исследований работы гидротурбины на динамической модели в условиях сохранения постоянства напора в установившихся и неустановившихся режимах ее работы, а также в случае нарушения постоянства напора в результате, изменений давления в прямоосной отсасывающей трубе, опубликованы в [2]. Дальнейшие исследования были проведены на динамической модели с подводящим трубопроводом длиной 69 *м* и диаметром D = 0,64 *м*, спиральной камерой и коленообразной отсасывающей трубой. На рис. 4 приведены характеристики M = f(n) колеса K 245, полученные при данных исследованиях.



Рис. 4. Кривые зависимостей M = t (*n*).

Кривые, проведенные пунктирной линией, соответствуют результатам расчетов динамических моментов по вышерекомендованным выражениям. Поскольку эти формулы выведены из условия постоянства напора, то, как видно, экспериментальные динамические характеристики резко отличаются от расчетных. Для установления возможности сравнения динамических характеристик одной и той же турбины, работающей при переменном напоре, необходимо приведение характеристик к одним и тем же условиям.

Для этого из уравнения (7) согласно теории моделирования получаем следующий комплекс масштабных множителей

$$\frac{\alpha_{\mu} \alpha_{\nu}}{\alpha_{g} \alpha_{H} \alpha_{\eta}} = 1, \tag{17}$$

$$\frac{\alpha_{A} \alpha_{w}}{\alpha_{g} \alpha_{H} \alpha_{\eta}} = 1. \tag{18}$$

abaharat

## Работа гидротурбины при переходных процессах

Величины, входящие в уравнение (7) относящиеся к условиям H = const, обозначены индексом "а", а при H = const индексом "в". Отношение же этих величин обозначено через  $\alpha$ , индекс при котором относится к искомой величине.

Принимая для одной и той же турбины  $a_D = 1$ ;  $a_A = 1$ ;  $a_g = 1$ ;  $a_q =$ 

$$n_a = n_b \sqrt{\frac{H_a}{H_b}} \,, \tag{19}$$

$$M_a = M_b \frac{H_a}{H_b},\tag{20}$$

$$t_a = t_b \qquad \qquad \frac{H_b}{H_a} , \qquad (21)$$

г. е. получены обычные формулы пересчета.

Следовательно, общеизвестные формулы для пересчета статических характеристик турбины применимы и для пересчета ее динамических характеристик, но с пересчетом и времени. По указанным формулам 19, 20, 21 можно пересчитать динамические кривые (3, рис. 4) из условий H = const, на переменный напор H = f(t). Результаты подобного пересчета нанесены на кривые M = f(n) (рис. 4)



Рис. 5. Изменение  $\eta = t$  (*n*) по схеме III.

крестиками. Как видно, эти точки хорошо ложатся на экспериментальные кривые, что подтверждает правильность формул пересчета. Извышесказанного вытекает, что при одинаковых напорах в любой мо-

41

мент времени  $M_i = M_o - M_c$ . При этом динамические характеристики турбин отличаются от статических тем, что в них учитывается  $M_i$ , зависящий от конструктивных особенностей (A и K) момента инерции и величины ускорения данной турбины. Этим доказывается также, что коэффициент полезного действия турбины, в статическом и динамическом режимах ее работы остается одинаковым, т. е.  $\eta_d - \eta_c$ , что очень важно для исследования переходных процессов гидроэнергосистем. На рис. 5 даны кривые  $\eta \to f(n)$  статических режимов работы модельной турбины по вышеуказанной схеме. Крестиками нанесены данные динамических режимов.

Таким образом выведенные расчетные формулы и формулы пересчета дают возможность по статическим характеристикам турбины получить ее динамические характеристики. не прибегая к эксперименту.

Институт энергетики и гидравлики АН АрмССР

Поступило 20.V 1960

#### Հ. Ա. ԱՍԼԱՄԱՉՅԱՆ

### ՀԻԳՐՈՏՈՒՐՐԻՆԻ ԱՇԽԱՏԱՆՔԸ ԱՆՑՄԱՆ ՌԵԺԻՄՆԵՐՈՒՄ

## Ամփոփում

հերկա Հոդվածում շարադրվում է չՀաստատված ռեժիմներում տուրբինի աշխատանքը արտահայտող հավասարման արտածումը։

Պարզվում է, որ այդ ռեժիմներում տուրբինի պատող մոմենար ավելանում է մի իներցիոն մոմենտով, որի մեծու/յունը կախված է աղրեղատի պատող մասերի իներցիայի մոմենտից և աշխատող անիվի կոնսարուկտիվ առանձնահատկու/յունները բնորոշ A և K մեծու/յուններից։ Հոդվածում շարադրված է նաև տուրբինի հանրահայտ քարակետերիստիկ կորերը վերահաշվելու և նրա անցման քարակտերիստիկ կորերն ստանալու մե/ժողը։ Այս դեպքում անտեռ է առնվում ադրեղատի որևէ մասում գոյու/յուն ունեցող ճնշման տատանում և հետևաբար նշված հավասարումը ընդունելի է հաստատուն էջքի առկայու-// ան պայմանների համար։

2πηվածում բերվում են տուրբինի ցանկացած քարակտերիստիկ կորբ հաշվելու բանաձևեր, որոնք հնարավորունյուն են տալիս ստանալու նրա չհաստատված ռեժիմում ունեցած քարակտերիստիկ կորերը ցանկացած էջքի և չափերի ղեպքում։ Բոլոր հաշվումները համեմատված են փորձերից ստացած արդյունքների հետ, որը ցույց է տալիս, որ արծարծված բանաձևերը ունեն բավարար հշտունյուն և նրանք կարող են կիրառվել գործնական հաշիվներում։

### ЛИТЕРАТУРА

1. A. Aenot. Turbines hydrauliques et regulateurs automatiques de vitesse. Paris, 1935.

- 2. Асламазян А. А. О хэрэктеристиках гидротурбии при переходных процессах НДВШ, "Энергетика" № 2, 1958.
- Асламазян А. А. Энергетическое испытание турбин. "Известия АН Армянской ССР" (сер. техн. н.), № 3, 1959.

# 20.340.40.5 ООЛ ЧРЗАРФЗАРББРР ЦАЦАВОРВЦЗР ЗБДБАЦАВР ИЗВЕСТИЯ АКАДЕМИИ НАУК АРМЯНСКОЙ ССР

Տեխնիկական գիտութ, սեբիա

XIV, № 3, 1961

Серия технических наук

**ГИДРОТЕХНИКА** 

## В. С. МАКАРОВА, А. М. МХИТАРЯН

# ОПЫТЫ ПО ПРИМЕНЕНИЮ МОНОМОЛЕКУЛЯРНЫХ ПЛЕНОК В ЦЕЛЯХ СОКРАЩЕНИЯ ИСПАРЕНИЯ, ПРОВЕДЕННЫЕ НА БЕРЕГУ ОЗ. СЕВАН

Проблема сокращения потерь воды на испарение из естественных и искусственных водоемов является актуальной и имеет важное значение для сельскохозяйственного производства, водообеспечения населенных пунктов и промышленных предприятий в южных засушливых районах СССР.

За рубежом в последние годы опубликовано значительное количество работ по этому вопросу [1, 2].

По инициативе Национального Комитета Союза ССР по прригации и дренажу с 1960 г. Всесоюзный научно-исследовательский институт гидротехники и мелиорации им. А. Н. Костякова (ВНИИГиМ) совместно с Государственным гидрологическим институтом, в содружестве с институтом Органической и физической химии АН СССР, Всесоюзным паучно-исследовательским институтом жиров и Научно-исследовательским институтом синтетических жирозаменителей и моющих средств, начал исследования по сохранению испарения с водной поверхности методами химической защиты [3].

Институг энергетики и гидравлики АН Армянской ССР (ИнЭГ) обратился в Национальный Комитет и ВНИИГиМ с просьбой оказания помощи в постановке исследования по сокращению испарения с водной поверхности в Армении, где проблема разработки эффективных мероприятий по уменьшению испарения с водной поверхности и сохранению водных запасов естественных и искусственных водоемов стоит особенно остро.

В период с октября по ноябрь 1960 г. на водно-испарительной площадке экспериментальной базы ИнЭГ в Артанише, на берегу оз. Севан, были проведены исследования по сохранению испарения с водной поверхности с помощью мономолекулярных пленок. Целью исследований было выяснение эффективности различных средств химической защиты водной поверхности от испарения, их устойчивости во времени, сопротивляемости разрушению ветром и волнением, в условиях берега оз. Севан.

В экспериментальных работах приняли участие следующие сотрудники сектора Метеорологии-гидрологии ИнЭГ. Установку приборов, определение поверхностного натяжения воды, двухмерного давления монослосв и температуры воды в испарителях проводил Р. А. Аветисян; измерение испарения проводилось А. Г. Лазаряном; общие метеорологические наблюдения вели Р. М. Барсегян и В. Г. Татевосян; специальные актинометрические наблюдения на суше и над водноиспарительным бассейном площадью 20 м<sup>2</sup> с мономолекулярной пленкой и без нее проводил Г. Г. Пахчанян. Все указанные сотрудники приняли участие в обработке полученных материалов.

Сроки и объем эксперименгальных работ были предусмотрены совместной рабочей программой исследований ВНИИГиМ и ИнЭГ АН Армянской ССР.

Ниже излагается объем исследовательских работ и полученные результаты.

Краткое описание водно-испарительной площадки и объем экспериментальных работ. Водно-испарительная площадка (рис. 1) расположена



Рис. 1. Общий вид водно-испарительной площадки ИнЭГ со стороны берега.

на берегу Артанишского залива оз. Севан на территории, вышедшей изпод воды после спуска озера на 8—10 м и в виде перешейка протягивается с востока на запад между озером Севан и реликтовым озером площадью 0,4 км<sup>2</sup>. Местность открытая, доступная воздушным потокам почти со всех сторон. С запада, севера, северо-востока на некотором расстоянии простираются горы Севанского хребта и его отроги. Значительная часть равнины возделывается под сельскохозяйственные культуры, остальная часть покрыта песками. Вблизи площадки отсутствуют строения, деревья и т. д.

На площадке размещено 17 испарителей, в том числе один водноиспарительный бассейн площадью 20 м<sup>2</sup> и глубиной 2 м (см. табл. 1). Из восьми испарителей ГГИ-3000 два являются стандартными, заводского производства, окрашены и снабжены иглами для измерения уровня бюретками ГГИ, остальные шесть изготовлены на месте из оцинкованного железа, неокрашены и снабжены успокоителями, вынесенными за стенку испарителя в виде сообщающихся сосудов. Для измерения скорости ветра на площадке установлена мачта с электроконтактными анемометрами на шести высотах 0,5; 1; 2; 4; 8 и 12 м. Скорость ветра регистрировалась на ленте с десятиминутными средними значениями одновременно на всех шести высотах, причем регистратор включался в течение часа в каждый данный срок наблюдений. Одновременно фиксировалось также и направление ветра. Осадки измерялись как наземным дождемером, входящим в комплект испарителя ГГИ-3000, так и обычным осадкомером. Влажность и температура воздуха измерялись аспирационным психрометром большой модели, установленном на высоте 2 м. Наблюдения велись также за облачностью.

Каждый испаритель был снабжен своим ртутным термометром, которым измерялась температура воды в испарителях, причем в водно-испарительном бассейне определялся также профиль температуры воды.

Специальные актинометрические наблюдения проводились как на суше, так и над водно-испарительным бассейном с мономолекулярной плеикой и без нее. В состав этих наблюдений входили измерения прямой и рассеянной радиации, альбедо поверхности, продолжительности солнечного сияния и радиационного баланса. На каждом испарителе был установлен специальный прибор для определения двухмерного давления монослоев. Проводился также комплекс метеорологических наблюдений по учащенной программе.

Характеристика метеорологических условий. В течение почти всего периода работ стояла ясная, сухая погода. Осадки были ниже нормы. Скорость ветра лишь за отдельные сроки доходила до характерных величии

лля данной местности. Ниже, на рис. 2 представлена роза ветров за указанный период работ. Как видно из рисунка, ветер в основном был береговым. Так, почти  $73^{\circ}/_{0}$  всех случаев встречался ветер западного ( $27, 2^{\circ}/_{0}$ ), северо-западного ( $25, 3^{\circ}/_{0}$ ) и северного ( $19^{\circ}/_{0}$ ) румбов. Ветер восточного румба и со стороны озера встречался значительно реже ( $4-5^{\circ}/_{0}$ ) и лишь ветер юго-восточного румба встречался несколько чаще ( $9, 5^{\circ}/_{0}$ ),



Рис. 2. Роза ветров.

На рис. З представлен профиль ветра в полулогарифмической шкале по интервалам скоростей. Здесь взяты средние часовые скорости ветра, причем профиль 0—1,9 м/сек построен как среднее из 80 случаев, 2— 3,9 м/сек — из 56, 4—5,9 м/сек — из 20,6 м/сек и более — из 10 случаев. Как видно из рисунка, точки хорошо ложатся на прямые (коэффициенты корреляции больше 0,95), что и следовало ожидать, так как разность температур вода-воздух незначительна и условия стратификации в приземном слое атмосферы очень близки к равновесным. Отмечается зависимость параметра шероховатости от скорости ветра, особенно для малых скоростей. Характерная величина его имеет порядок 10<sup>-2</sup> и 10<sup>-3</sup> мна два порядка больше таковой для водной поверхности оз. Севан.

На рис. 4 представлен суточный ход скорости ветра и облачности. Суточный ход ветра достигает 2 *м/сек* и обнаруживает выраженный мак-



Рис. 3. Профиль ветра. На графике указаны интервалы скорости ветра. симум в послеполуденные часы и минимум в ночные часы. Почти подобная картина отмечается и в суточном ходе облачности. На рис. 5 представлен суточный ход температуры и влажности воздуха.

Суточный ход упругости водяных паров незначителен, меньше



Рис. 4. Суточный ход скорости ветра — 1 и облачности — 2.

1 *мб* и имеет вид характерной двойной волны с главным максимумом в полдень и вгорым максимумом — вечером. Минимум приходится на послеполуденные и ночные часы. Влажность в целом ниже нормы.



Рис. 5. Суточный ход температуры — 1 и влажности — 2 воздуха.

В табл. 2 приведен временной ход температуры и влажности воздуха, скорости ветря, облачности, осадков и температуры воды во всех испарителях за весь период работы. Здесь среднесуточные значения температуры и влажности воздуха, скорости ветра и облачности взяты по восьмисрочным наблюдениям, а по температуре поверхности воды в испарителях—по трехсрочным наблюдениям (7, 13, 19) для полной их синхронизации.

Как показывает таблица, средняя, за все время работ, температура

**4**6

### Опыты по применению мономолекулярных пленок

Таблица 1

Сведения о примененных химических веществах и испарителях

Ne Ne HCH.	Обозначе. Ние спиртов	Площадь исп. в .и <sup>2</sup>	Глубина исп. в м	Дата нача- ла опытов	Состояние поверхности и вид вещества	Количество вещества в 2	Дата доба- вок	Количество добавок в 2	Дата окон- чания опы- тов	Примечание
1	Π,	0.3	0,65	16.X	Цетиловый спирт (им- портный), кристаллы средней крупности	0.3	31.X	0,3	10 XI	
2	Π2	0,3	0,65	16.X	Октадециловый спирт (импорт.) кристаллы средней крупности	0,3	_		22.X	
3	Пэ	0,3	0,65	16.X	Спирты из стеарина, кристаллы средней крупности	0,3	_	_	29.X	Испаритель
4	Па	0,3	0,65	16.X	Гексадециловый спирт (импорт.) кристаллы средней крупности	0,3	31.X	0,3	10.XI	СНЯТ
5	Π5	0,3	0,65	[6.X	Спирты из кашалотово- го жира, кристаллы средней крупности	0.3	_		10.X1	
6	Пв	0,3	0,65	16.X	Жирные спирты из вто- рых неомыляемых, по- лутвердые	0.3	31.X	0,3	10.X1	
7	Π,	0,3	0.65	16.X	Спирты из хлопкового масла, кристаллы средней крупности	0,3	-	_	10.XI	
8		0,3	0,65	16.X	Без покрытий	-			10.XI	Контрольный
9	Π	1,0	0.65	17.X	Спирты из хлонкового масла, кристаллы сред- ней крупности	1,0	22.X	1.0	10.XI	для 1-/
10	П <sub>6</sub>	1,0	2,0	23.X	Жирные спирты из вто- рых неомыляемых, полутвердые	0,1	1		10.XI	
11	Π	3,0	0,65	17.X	Спирты из хлопкового масла, кристаллы сред- ней крупности	3,0			10, X1	
12	П	3,0	2,0	23.X	Жирные спирты из вто- рых неомыляемых, полутвердые	3,0	_		10.X1	
13	_	3,0	0,65	17.X	Без покрытий			_	10. XI	Контр. для
14		1,0	0.65	17.X	Без покрытий			_	10.XI	11 тоже для 9
15		1.0	2,0	23.X	Без покрытий	_	-	_	10.XI	тоже для 10
16		3,0	2.0	23.X	Вез покрытий	-		_	10.X1	тоже для 12
17	Π <sub>6</sub>	20,0	2,0	23.X	Жирные спирты из вто- рых неомыляемых, по-	20	-		10, X I	Испар. бас- сейн
		+ 1			лутвердые					

воздуха составила 8,8°С, влажность воздуха — 7,2 *мб*, скорость ветра — 3,1 *м/сек*, а облачность — 3,8 балла. За тот же период работы выпало осадков 18,5 *мм*.

Применяемые химические вещества и приборы. При применении жирных спиртов для защиты водной поверхности от испарения мы исходили из следующих представлений о сущности процесса испарения при наличии мономолекулярной пленки на поверхности воды. Жирные спирты типа гексадеканоль, октодеканоль и другие, практически не растворимы в воде и образуют на ее поверхности бесцветные пленки толщиной в одну молекулу. Молекулы устанавливаются в ряд в вертикальном положении дискретно на поверхности воды. Такое распределение молекул и создает мономолекулярную пленку. При достаточном количестве вещества отдельные молекулы плотно притягиваются друг к другу, что создает препятствие для отрыва молекул воды от ее поверхности и тем самым уменьшает испарение.

Эффективность защиты водной поверхности от испарения мономолекулярной пленкой зависит от состояния данной пленки и, прежде всего, от ее плотности, которая характеризуется двухмерным давлением в монослое. Лучшие защитные свойства пленка имеет при двухмерном давлении близком к 40 *дин/см*. Характерной особенностью мономолекулярной пленки является то, что она не препятствует прохождению света и кислорода, не мешает выделению углекислоты и не нарушает нормальной жизни водоема. По физическим свойствам такая пленка эластична, упруга, повторяет формы водной поверхности и быстро восстанавливается при разрывах.

При настоящих исследованиях применялось семь видов жирных спиртов, четыре из которых получены по предложению советских ученых А. Д. Петрова, А. М. Трапезникова, Ф. В. Неволина, Г И. Никишина, Н. И. Маньковской, Б. С. Алаева, В. А. Огарева. Сведения об испарителях, примененных химических веществах, их количествах, периодах наблюдений и добавок приведены в табл. 1.

Как указывалось выше, эффективность защитных свойств мономолекулярных пленок зависит от двухмерного давления в слое. Для измерения поверхностного натяжения (двухмерного давления) при исследованиях применялся модернизированный для полевых условий вариант прибора конструкции А. А. Трапезникова, названного нами «динамером». Динамер состоит из динамометра в виде чувствительной вольфрамовой спирали, укрепленной вертикально с двухсторонним указателем на ее нижнем конце, к которому подвешена на стеклянном крючке слюдяная пластинка. Система динамометр-слюдяная пластинка помещена в прозрачный охранный цилиндр со шкалой на его внутренней поверхности. К нижней части цилиндр со шкалой на его внутренней поверхности. К иижней части ство смонтировано на кронштейне, с помощью которого прибор крепится к борту испарителя. Динамометр каждого прибора градуируется.

Принцип работы прибора основан на определении разницы между поверхностным натяжением свободной поверхности воды и двухмерным давлением, образующимся при наличии спирта на водной поверхности. Слюдяная пластинка втягивается в воду силой поверхностного натяжения, которое при пуске спирта на воду понижается за счет образования двухмерного давления монослоя, вследствие чего погружение пластинки уменьшается.

Общий вид прибора показан на рис. 6.



Рис. 6. Общий вид исплрителя ГГИ-3000 с динамером и термометром,

Методика экспериментов. Как указывалось выше, исследования эффективности различных средств химической защиты водной поверхности от испарения проводились на испарителях, вкопанных в грунт, с высотой борта 7,5 см (табл. 1).

В целях обеспечения высокой точности эксперимента уровень воды в испарителях поддерживался на определенной высоте, для чего ежедневно в утренний срок наблюдений производились доливка или отливка воды до нужной отметки. В восьми испарителях с пленками и в испарительном бассейне доливка и отливка осуществлялись через успоконтели во избежание нарушения пленок. В трех испарителях, не имеющих успокомтелей, доливка и отливка воды производились непосредственно в испаритель. Кроме испарения, измерялись осадки, а также проводился полный комплекс круглосуточных восьмисрочных метеорологических и актинометрических наблюдений. Результаты наблюдений приведены в табл. 2. Температура воды определялась в слое 1 см с помощью постоянно установленных термометров от аспирационного психрометра большой модели в период с 17 октября по 1 ноября с 7 до 19 ежечасно и с 2 по 10 ноября в 7, 13 и 19 часов. Систематические наблюдения велись также за поверхностным натяжением воды и двухмерным давлением монослоев, с величиной которых связана эффективность последних. В период с 17 октября по 2 ноября эти наблюдения велись ежечасно с 7 до 19 часов.

Химические вещества применялись в порошкообразном виде в количестве 1 г вещества на 1 м<sup>2</sup> водной поверхности с производством добавки в таком же количестве в случае заметного уменьшения двухмерного давления спиртов. Специальные наблюдения велись за созданием в опытных установках монослоев применяемыми видами жирных спиртов. В этом случае до нанесения спиртов по динамеру определялось поверхностное натяжение воды. Вещество наносилось на водную поверхность простой засыпкой и по шкале прибора фиксировалось уменьшение поверхностного натяжения воды и рост двухмерного давления спиртов через 15, 30, 60 секунд, 2, 4, 8, 16, 32, 60 минут и т. д. до тех пор пока рост не прекращался. Эти наблюдения дали возможность выяснить скорость создания монослоя и наибольшую величину его двухмерного давления.

Результаты исследований. Наблюдения над испарением с испарителей с мономолекулярными пленками и без них показали, что пленки из различных спиртов по разному влияют на испарение. Суммарные данные об

Таблица 2

	возду-	пость,	ocrb	Температура воды в испарителях, С							
Дата	T-pa xa,	Влаж мб	Скор ветра .и/сек	1	2	3	4	ō	6	7	8
$\begin{array}{c} 16. X \\ 17. X \\ 18. \langle \\ 19. X \\ 20. X \\ 20. X \\ 22. X \\ 23. X \\ 24. X \\ 25. X \\ 25. X \\ 26. X \\ 27. X \\ 28. \backslash \\ 29. X \\ 30. X \\ 31. X \\ 1. X \\$	$\begin{array}{c} 9,7\\ 11.0\\ 10,1\\ 11.4\\ 12.3\\ 6,8\\ 7.2\\ 7,8\\ 8.3\\ 7,9\\ 10,9\\ 11,3\\ 9.8\\ 9,9\\ 9,4\\ 8,1\\ 8,4\\ 9,1\\ 11,9\\ 8,0\\ 6,6\\ 5,1\\ 4,3\\ 3,9\\ \end{array}$	$\begin{array}{c} 8,2\\ 7,5\\ 6,7\\ 7,2\\ 7,4\\ 7,4\\ 7,4\\ 7,1\\ 5,9\\ 6,2\\ 7,0\\ 6,8\\ 6,1\\ 6,9\\ 7,5\\ 6,6\\ 6,1\\ 7,5\\ 7,9\\ 8,2\\ 8,8\\ 7,6\\ 7,1\\ 6,0\\ \end{array}$	4,7 1,7 2,8 2,1 6,0 3,1 2,3 2,9 3,8 2,2 3,3 2,7 2,1 2,8 2,2 3,3 2,7 2,1 2,8 2,2 3,3 2,7 2,1 6,1 5,1 3,1		11,5 11,3 11,0 9,5 9,6 7,9 9,9 9,0 10,1 9,8 9,7 9,5 9,3 8,7 9,5 9,7 9,6 9,7 9,6 9,7 9,6 7,1 6,7	11,4 11,2 9,3 9,6 9,4 8.5 9,4 10.7 10,3 9,7 9,9 9,7 9,5 9,1 7,5 9,6 ,7 9,1 7,5 9,6 6,7		13.2         13.7         12.9         13.6         10.9         10.8         10.7         7.65         11.5         12.5         11.7         10.9         10.7         10.9         10.1         10.9         8.4         8.3         8.0	12,7 12,7 12,4 10,0 10,0 10,1 8,5 9,1 9,4 10,8 10,4 9,6 9,7 9,6 9,7 9,6 9,7 9,4 10,2 10,3 10,4 9,8 8,5 7,9 7,7	$\begin{array}{c} 13,0\\12,6\\12,1\\11,6\\9,5\\9,4\\10,7\\9,4\\9,8\\9,7\\10,6\\10,4\\9,4\\10,3\\10,2\\9,6\\10,1\\9,5\\9,6\\9,2\\7,4\\6,9\\6,3\\\end{array}$	$\begin{array}{c} 11.5\\ 11.4\\ 11.4\\ 11.1\\ 9.0\\ 8.8\\ 7.7\\ 8.9\\ 9.5\\ 9.7\\ 8.9\\ 9.5\\ 9.7\\ 9.0\\ 9.3\\ 9.1\\ 8.6\\ 9.7\\ 9.6\\ 9.6\\ 9.6\\ 9.6\\ 9.6\\ 9.5\\ 6.7\\ 5.4\\ \end{array}$
Cp.	8,8	7,2	3,1	10,4	9,3	9,0	10,1	10,9	9,9	9,9	9.1

Средние суточные значения метеоэлементов и температуры воды в испарителях

уменьшении испарения различными пленками на различных испарителях за есь период работы данной группы испарителей приведено ниже, в табл. 3.

На рис. 7 представлено суммарное испарение испарителей с пленками П<sub>1</sub>—П<sub>7</sub> с соответствующей их нумерацией, а также контрольного для них испарителя—8, на рис. 8—для остальных испарителей. В табл. 3 указаны

#### Продолж. табл, 2

	-	(8,		Te	емпера	тура во	оды в	испари	телях,	°C	
Дата	Обла Ность балл и	Осадн .и.и	9	10	11	12	13	14	15	16	17
16. X 17. X 18. X 19. X 20. X 21. X 22. X 23. X 24. X 25. X 26. X 27. X 28. X 29. X 30. X 31. X 1. X1 2. X1 3. X1 4. X1 5. X1 6. X1 7. X1 8. X1 9. X1	1 0 2 7 7 3 3 2 2 3 1 4 2 0 1 5 8 8 9 9 8 8 1	0,5 9,3 0,4 	$\begin{array}{c} -\\ -\\ 14,1\\ 129\\ 12,4\\ 9,6\\ 9,8\\ 10,6\\ -\\ 10,6\\ 10,1\\ 11,0\\ 10,3\\ 9,6\\ 10,0\\ 9,8\\ 9,6\\ 9,2\\ -\\ 9,8\\ 9,6\\ 9,5\\ 9,5\\ 9,5\\ 9,5\\ 9,5\\ 6,7\\ 5,6\\ \end{array}$		$\begin{array}{c} \\ \hline \\ 13,0\\ 13,5\\ \hline \\ 10,4\\ 10,1\\ 10,3\\ 8,7\\ 10,1\\ 9,5\\ 10,3\\ 10,0\\ 9,1\\ 9,5\\ 10,0\\ 9,1\\ 9,5\\ 10,0\\ 9,0\\ \hline \\ 9,0\\ 9,0\\ 9,2\\ 9,4\\ 8,8\\ 7,5\\ 5,7\\ 5,6\\ \hline \end{array}$		$\begin{array}{c} -\\ 11,2\\ 11,5\\ 10,7\\ 9,2\\ 9,3\\ 9,7\\ 8,4\\ 9,3\\ 9,0\\ 10,3\\ 10,0\\ 9,6\\ 9,9\\ 9,9\\ 9,1\\ -\\ 9,4\\ 8,8\\ 7,2\\ 6,2\\ 5,5\\ \end{array}$				
Cp.	3,8	18,5	9,9	10.5	9,5	10,2	9,2	9,4	9,4	9,6	9,4

также испарители без покрытий, являющихся контрольными для соответствующего ему по размерам испарителя с мономолекулярной пленкой, номер которой также указан в этой таблице.

Графики на рисунках 7 и 8 и табл. З показывают следующее.

Уменьшение испарения за счет воздействия мономолекулярных пленок для различных видов примененных веществ составило от 3,6% до 61,9%. Наибольшее в данных опытах эффективное воздействие оказали пленки спирта из кашалотового жира (П<sub>5</sub>)—62%, цетилового спирта, импортного (П<sub>1</sub>) — 47%, спиртов из вторых неомыляемых (П<sub>6</sub>) — 38%.

В отдельные сутки испарение с испарителей, покрытых пленками  $\Pi_1$ ,  $\Pi_5$  и  $\Pi_6$  уменьшалось от 70 до 99%, причем суточное испарение по контрольному испарителю было достаточно большим (2—3 *мм*). Ход испарения для всех испарителей наглядно представлен на графиках. На рис. 8 показан ход испарения по водно-испарительному бассейну (17), по которому наблюдения с пленкой начаты позже и потому вся кривая расположена ниже остальных. За неимением контрольного бассейна, здесь соответствующее сравнение не проведено. Далее, на рис. 9 представлен временной ход температуры поверхности воды для испарителей с пленками  $\Pi_1$ ,  $\Pi_5$  и  $\Pi_6$  и контрольного к ним — 8. Эти данные относятся к сроку







Рис. 8. Интегральная кривая испарения для испарителей 9—17. На графике указаны номера испарителей и монослои по табл. 1.



Рис. 9. Временной ход температуры поверхности воды за 13 часов в испарителях: 1-с пленкой — П<sub>1</sub>; 5-с пленкой П<sub>5</sub>; 6-с пленкой П<sub>6</sub>; 8-контрольный, без покрытий.



Рис. 10. Временной ход температуры поверхности воды в испарителях: номера по табл. 1.

Таблица 3

Обозначе- ние спиртов и №№ испа- рителей	Сумма испарення в_мм	Сокращение испарения в.и.и в. <sup>0</sup> / <sub>0</sub>		Примечание				
П1	38,5	34.0	46,9					
$1_{2}-2$	73,2			Испаритель				
$\Pi_{3} - 3$	69,9	2,6	3.58	с 22.Х сият				
$\Pi_4 - 4$	53,3	19,2	26.5					
$\Pi_{s} - 5$	27,6	44,9	61.9	· · · · · · · · · · · · · · · · · · ·				
$\Pi_{c}-6$	44,9	27.6	38,1					
$\Pi_{7} - 7$	62,5	10,0	13.8					
-8	72.5	<u> </u>		Контрольный для испарителей 1 7				
17,9	62.2	10,9	14.9					
$\Pi_{n} = 10$	67,1	19,2	22.2					
∏ <sub>7</sub> −11	51,3	13.2	20.5					
$\Pi_{*} - 12$	58,0	47,6	23.3					
	64,5			Контрольный для исп. 11				
-14	73,1			9				
-15	86.3			. 10				
-16	7,56			12				
-17	41,3	-		Контрольного бассейна не было				

Результаты наблюдений пад испарением и экономия испарения мономолекулярными пленками в <sup>0</sup>/<sub>0</sub> по отношению к контрольным

наблюдений в 13 часов и приведены лишь для тех спиртов, пленки из которых дали наибольший эффект.

На рис. 10 представлен ход температуры поверхности воды для четырех пар испарителей за тот же срок — 13 часов, причем в каждую пару входит испаритель с соответствующей пленкой (см. табл. 3) и его контрольный. Более подробные данные о температуре воды приведены в табл. 2, где средние значения выведены по трехсрочным наблюдениям, в 7, 13 и 19 часов.

Как показывают графики и табл. 2, температура воды под пленками со значительным сокращением испарения, на 1—2°С выше, чем в контрольных. Так, например, за все время наблюдений средняя температура воды в контрольном испарителе 8 составила 9,1°С, в то время, как в испарителях с  $\Pi_6$ —9,9, с  $\Pi_1$ —10,4 и с  $\Pi_5$ —10,9°С.

Еще более велика разность за отдельные сроки наблюдений, как это видно из графиков, особенно в первый период работы, или сразу, после добавки вещества. Для тех же испарителей со спиртами, мономолекулярные пленки которых дали незначительный эффект, температура воды мало отличается или почти не отличается от таковой для контрольного.

Специальные наблюдения за скоростью создания монослоя в опытных установках и систематические измерения двухмерного давления показали, что время образования мономолекулярной пленки на водной поверхности различными веществами, наибольшая установившаяся величина двухмерного давления и время сравнительно стабильного состояния монослоя далеко не одинаковы.

Некоторые наиболее характерные данные этих наблюдений привелены ниже, в табл. 4.

- 1	ab	A	10	- 4
- 3	40	Juu		- <b>T</b>
			7	

Данные о времени образования монослоя, стабильного его состояния и наибольшего двухмерного давления

Вид иленки	Время образова-	Время сравнительно	Наибольшая величина
и № испа-	ния монослоя	стабильного состояния	двухмерного лавления,
рителя	в минутах	монослоя в часах	дин/см
$ \begin{array}{c} \Pi_{1} - 1 \\ \Pi_{2} - 2 \\ \Pi_{4} - 3 \\ \Pi_{5} - 5 \\ \Pi_{5} - 6 \\ \Pi_{7} - 7 \\ \Pi_{7} - 9 \\ \Pi_{7} - 11 \\ \Pi_{6} - 10 \\ \Pi_{6} - 12 \\ \Pi_{6} - 17 \end{array} $	8 2520 1020 60 2 8 8 8 8 8 8 8 8 2 4 1	$\begin{array}{c} 281 \\ 105 \\ 105 \\ 249 \\ 401 \\ 401 \\ 57 \\ 225 \\ 149 \\ 238 \\ 238 \\ 238 \\ 230 \end{array}$	$\begin{array}{c} 42,12\\ 23,63\\ 19,18\\ 46,68\\ 43,50\\ 33,36\\ 20,55\\ 33,60\\ 35,37\\ 35,00\\ 27,80\\ 45,12\end{array}$

Наибольшей скоростью распространения монослоя обладают спирты из вторых неомыляемых (II<sub>6</sub>), спирты, полученные из кашалотового жира (П<sub>5</sub>) и хлопкового масла (П<sub>7</sub>). Максимальные установившиеся значения двухмерного давления оказались для мономолекулярных пленок из вторых неомыляемых (П<sub>6</sub>) — 45,12 дин/см, гексадецилового спирта, импортного (П<sub>4</sub>) — 46,68 и спиртов, полученных из кашалотового жира (П<sub>5</sub>) — 43,50. С течением времени величина двухмерного давления уменьшалась. Наибольшая стабильность монослоя по времени оказалась у спиртов, полученных из кашалотового жира (П5) и вторых неомыляемых, у которых монослой был сравнительно стабильным в течение всего периода исследований. В испарителях, где двухмерное давление монослоев уменьшалось, 31/Х были сделаны добавки веществ (табл. 1). С точки зрения сохранности пленки наилучшие результаты получены в опытах со спиртом из кашалотового жира (П<sub>5</sub>) и вторых неомыляемых (П<sub>6</sub>). Наименее устойчивыми оказались пленки жирных спиртов, полученных из стеарина, октодецилового спирта (импортного) и спиртов, полученных из хлопкового масла.

Специальные актинометрические наблюдения проводились на площадке, где подстилающая поверхность — пески и параллельно над водноиспарительным бассейном без пленки, а затем с пленкой П<sub>6</sub>.

До пуска вещества в течение пяти суток с хорошей ясной погодой проводились учащенные синхропные наблюдения над альбедо подстилающей поверхности. Среднее за все это время значение альбедо составило для суши A = 0,21, а для водно-испарительного бассейна без пленки A = 0,13. После пуска вещества и образования монослоя  $\Pi_6$ , подобные наблюдения проводились в течении пяти суток с примерно такими же по-годными условиями.

Последнее подтверждается тем, что среднее за вторую пятидневку значение альбедо для суши, А = 0,207, почти полностью совпадает с его

значением за первую пятидневку. Что касается водно-испарительного бассейна с монослоем П<sub>6</sub>, то здесь оказалось А == 0,13, т. е. полностью совпадает с его значением для чистой воды. Это означает, что пленка по крайней мере не увеличивает отражательную способность водной поверхности.

Заключение. Результаты исследований, которые являются предварительными и неполными вследствие ограниченности периода наблюдений, недостаточного оборудования и оснащенности площадки, отсутствия необходимого количества спиртов и опыта работы с ними, можно считать обнадеживающими. Это особенно касается монослоев из спиртов кашалотового жира, цетилового и из вторых неомыляемых. На основании полученных результатов составлена программа совместных экспериментальных и полевых работ на 1961 г.

Важнейшими задачами являются исследования механических свойств мономолекулярных пленок, создаваемых различными веществами в зависимости от скорости ветра и амплитуды волны, устойчивости во времени и сопротивляемости монослоев разрушениям ветром и волнением; определение расхода минимального количества вещества на единицу поверхности воды, достаточного для создания необходимого эффекта сокращения испарения; разработка простого способа подачи вещества на большие поверхности и т. д.

Все указанные задачи и ряд других входят в указанную выше согласованную программу дальнейших комплексных исследований.

### Վ. Ս. ՄԱԿԱՐՈՎԱ, Ա. Մ. ՄԽԻԹԱՐՅԱՆ

# ԳՈԼՈՐՇԻԱՑՈՒՄԸ ԿՐՃԱՏԵԼՈՒ ՆՊԱՏԱԿՈՎ ՍԵՎԱՆԱ ԼՃԻ ԱՓԻՆ ՄԻԱՄՈԼԵԿՈՒԼՅԱՐ ԹԱՂԱՆԹՆԵՐԻ ՕԳՏԱԳՈՐԾՄԱՆ ՈՒՂՂՈՒԹՅԱՄԲ ԿԱՏԱՐՎԱԾ ՓՈՐՁԱՐԿՈՒՄՆԵՐԸ

# Ամփոփում

Սևանա լճի Արտանիշ ծոցի ափին ստեղծված ջրա-զոլորշիացման հատուկ հրապարակում 1960 թ. աշնանը փորձարկվել են 7 տեսակի մակերեսային ակտիվ նյութեր-սպիրտներ, որոնջ ջրի աղատ մակերևույթի վրա առաջացնում են միամոլեկուլյար թաղանթներ։ Դրանց առկայությունը հաստատվում է հատուկ գործիջով—«դինամերով», որը չափում է թաղանթի մակերեսային լարվածությունը։ Երբ թաղանթն ստեղծված է, նրա մակերեսային լարվածությունը բավականաչափ մեծ է, նա բերում է ջրի գոլորշիացման զգալի կրճատմանը Փորձերը գրվել են բնական պայմաններում (թամի, անձրև և այլն), հողի մեջ տեղագրված զոլորշիացնողներում։ Միևնույն չափերն ունեցող գոլորշիացնողներում փորձարկվել են տարբեր տեսակի թաղանթներ. իսկ տարբեր տիպի գոլորշիացնողներում՝ միևնույն նյութից ստացված թաղանթները։ Միաժամանակ նույն տիպի գոլորշիացնողների վրա ևս կատարվել են դիտումներ մաքուր ջրի դեպքում առանց թաղանթներ, համար Ստացված արդյունքները բերվում են հոդվածում՝ աղյուսակների ձևով։ Որոշ արդյունքներ ղետեղված են գծագրերի վրա։ Երանք ցույց են տալիս հետեյալը։

Կաշալոտի ճարպից ստացված սպիրտի խաղանխը կրճատում է գոլորշիացումը 62%, հեթսաղեկանոլը՝ 47% և այլնւ Ջրի ջերմաստիճանը Թաղանթի առկայուխյան դեպթում 1°-2° ավելի է, քան մաքուր ջրինը։ Այդ տարբերությունն այնքան մեծ է, որքան շատ է գոլորշիացման կրճատումը։

Տարբեր նյուներ վարգացած նաղանն առաջացնում են տարբեր ժամանակում։ Անձրևի դադարումից որոշ ժամանակ անց քայքայված նաղաննը նորից վերականդնվում է ինքն իրեն։

Փորձերի ազրյունըները նույլ են տալիս Հուսալու, որ նաղաննների օգնունյամբ Հնարավոր կլինի Հասնել գոլորշիացման զգալի կրճատման։ Այդ նպատակով տարվող փորձարկումները շարունակվում են։

### ЛИТЕРАТУРА

- Егиазаров И. В. Возможность значительной экономии водных ресурсов для народного хозяйства и мономолекулярная защитная пленка для борьбы с испарения ми с поверхности водоемов, озер и водохранилищ. 1-ое сообщение. Изв. АН АрмССР, сер. ТН, т. XIII, 3, 1960.
- 2. Егиазаров И. В. То же. 2-ос сообщение. Изв. АН АрмССР, сер. ТН, т. XIII. 6, 1960.
- Макарова В. С. Применение мономолекулярных пленок для уменьшения потерь с водной поверхности на испарение. Журнал "Гидротехника и мелиорация". № 11– 1950.

ՀԱՅԿԱԿԱՆ ՍՄՌ ԳԻՏՈՒԹՅՈՒՆՆԵՐԻ ԱԿԱԳԵՄԻԱՅԻ ՏԵՂԵԿԱԳԻՐ ИЗВЕСТИЯ АКАДЕМИИ НАУК АРМЯНСКОЙ ССР

Տեխնիկական զիտութ, սերիա

XIV, № 3, 1961 Серия технических наук

ХИМИЧЕСКАЯ ТЕХНОЛОГИЯ

### А. Г. АЗИЗЯН, Р. А. МЕЛИКЯН, Н. И. СМИРНОВ

# ГИДРОДИНАМИКА БАРБОТАЖНЫХ ПРОЦЕССОВ

Сообщение 2. Вывод расчетных уравнений для массового всплывания пузырьков газа в среде жидкости при барботажном и смешанном режимах

В предыдущем сообщении [1] нами были опубликованы результаты изучения скорости массового всплывания пузырьков газа в среде жидкости в зависимости от различных факторов, действующих на эгу скорость; там же был дан краткий обзор работ других авторов, касающихся этого вопроса. Было отмечено, что пока не достигнуты результаты, позволяющие иметь количественные расчетные уравнения, удобные для пользования; это является конечной целью выполненных нами работ. Одним из авторов настоящей работы [2] дана гидродинамическая классификация режимов, возникающих в этом процессе, согласно которой возможны: 1) барботажный режим. 2) смешанный барботажно-струйный режим, 3) пенный режим, 4) струнный режим.

Существование того или иного режима зависит от скорости подаваемого газа, причем наступление пенного режима было еще ранее количественно определено М. Е. Позиным и др. [3] в виде:

$$\frac{\gamma_c - \tilde{\gamma}}{\gamma_c - \gamma_{\rm B}} = 0,5, \qquad (1)$$

где Ye — удельный вес среды (жидкости);

<sub>тв</sub> — удельный вес воздуха (газа);

у — удельный вес газожидкостной смеси.

Р. А. Меликяном [2] точки перехода даны в виде:

$$\frac{n}{H} \leq 0,5$$
 нли  $(W_{cm})_{крит} \leq (W_s)_{cp},$  (ia)

где h — начальная высота слоя жидкости;

Н-высота газожидкостного столба:

W<sub>см</sub> - скорость газожидкостного потока;

( Ws) ср — средняя по высоте слоя жидкости скорость всплывания пузырьков газа.

Однако эти уравнения не позволяют заранее рассчитать точки перехода от одного режима к другому, так как опыты показали, что

значения  $\gamma$ , H и  $(W_s)_{cp}$  зависят от многих факторов. То же самое относится к уравнению

$$(W_s)_{\rm cp} = W_{\rm stat} \cdot \frac{h}{H-h} \cdot$$
(2)

(3)

В настоящей работе мы залались целью вывести критериальные уравнения, учитывающие влияние различных факторов процесса, для расчета ( $W_s$ )<sub>ср</sub> и H в областях барботажного и смешанного режимов, а также критериальное уравнение, определяющее переход от нервого ко второму, так как эти режимы наиболее часто встречаются на практике. Как ниже будет показано, ввиду сложности процесса, перехол от одного гидродинамического режима к другому зависит не только от величины критерия Рейнольдса, но также и от других критериев.

Еывод критериальных уравнений базируется на экспериментальных данных, опубликованных в предыдущем сообщении [1]. В упомянутых экспериментах было показано, что скорость всплывания газа зависит от начального слоя жидкости h, диаметра отверстия распределительной тарелки  $d_0$ , числа отверстий тарелки n, диаметра колонны D, характера жидкости и скорости газожидкостной смеси. К этим величинам можно добавигь также характеризующий свойства газа удельный вес  $\gamma_{\rm B}$ , диаметр распределительной тарелки  $d_1$  так как не во всех случаях он совпадает с диаметром колонны. В этих случаях среднее для данного слоя жидкости значение диаметра колонны определялось по уравнению:

$$D=\sqrt{\frac{4V}{\pi h}},$$

где V — объем заливаемой жидкости.

Перечисленные величины достаточны для количественного описания скорости всплывания газа в исследуемых двух режимах. Что касается величины и концентрации пузырьков, то как ранее отмечалось [1] они зависят от диаметра и числа отверстий распределительной тарелки, скорости прохождения газа через отверстия, высоты слоя и характера жидкости. Поэтому отсутствие величин диаметра и концентрации пузырьков не мешает количественному определению ( $W_s$ ) ср и H. Кроме того в изучаемых режимах размер и концентрация пузырьков переменны по высоте слоя и не поддаются измерению, поэтому если бы эти величины входили в расчетные уравнения, то последние стали неудобными для применения.

Таким образом средняя скорость всплывания пузырьков газа  $(W_s)_{cp.}$  и высота газожидкостного столба H оказываются функциями следующих величин:

60

<sup>\*</sup> Вязкость пропускаемого газа (воздуха) не оказывает существенного влияния [4].

Гидролинамика барботажных процессов

$$(W_s)_{\rm cp.} = f(W_{\rm cM}, h, d_t, D, d_1, n, \gamma_t, \gamma_{\rm B}, \mu_c, \sigma)$$

$$\tag{4}$$

$$H = f_1(W_{\rm CM}, h, d_0, D, d_1, n, \gamma_{\rm R}, \mu_{\rm c}, \sigma),$$
(5)

61

где µ<sub>с</sub> — вязкость жидкости,

э-поверхностное натяжение на границе фаз.

В уравнениях (4) и (5) все величины легко подаются измерению, число переменных равно 11, а выражены они с помощью трех единиц измерения (кг, м, сек). Следовательно, на основании П-теоремы теории размерностей зависимость между этими переменными должна выражаться (11—3) восемью критериями, которые найдены с помощью обычных приемов теории размерностей\* [6].

Нахождение первого критерия, в который должна войти вычисляемая величина, очевидно: это должно быть отношение скоростей  $(\frac{W_s}{W_{cM}})_{cp}$  или отношение высот  $\frac{h}{H}$ . Мы можем принять:

$$\Pi_1 = \frac{(W_s)_{\rm cp}}{W_{\rm cst}} + 1 = m \tag{6}$$

$$\Pi'_{1} = 1 - \frac{h}{H} = \varepsilon, \tag{7}$$

так как применение критерия  $1 - \frac{h}{H} = \varepsilon$  распространено, а для получения аналогичного критерия, выраженного в скоростях, мы примем  $\frac{(W_s)_{\rm cp}}{W_{\rm cm}} + 1 = \omega$ , причем  $\omega = \frac{1}{\varepsilon}$ .

Второй критерий — Рейнольдса:

$$\Pi_2 = \frac{d_0 \cdot W_d \cdot \tilde{\gamma} e}{\mu_c \cdot g} = Re,$$

Здесь  $W_d$  — скорость газа в свободном сечении распределительной тарелки, которая вместе с диаметром отверстия  $d_0$  обуславливает размер образующихся пузырьков. Применение  $W_d$  вместо  $W_{cm}$  не противоречиг условиям [1-теоремы, так как:

$$W_d = W_{\rm CM} \cdot \frac{F}{f} = W_{\rm CM} \cdot \frac{\pi D^2}{n \cdot \pi d_0^2} \cdot \tag{8}$$

Третий критерий — Архимеда:

$$\Pi_{\mathfrak{z}} = \frac{d_0^3 \cdot \gamma_c^2 \cdot (\gamma_c - \gamma_{\mathfrak{u}})}{\mathfrak{u}_c^2 \cdot g \cdot \gamma_{\mathfrak{u}}} = Ar.$$

\* Сущность нахождения сводится к решению системы трех уравнений с 11-ю неизвестными, где неизвестными являются показатели степеней размерностей: кг м, сек. Учитывая условия опытов можно решить эти уравнения и определить показатели степеней размерностей, перемешные которых и составляют в каждом случае определенный безразмерный критерий.

И

Четвертый критерий — Вебера:

$$\Pi_4 = \frac{\sigma}{d_0^2 \cdot \gamma_c} = We.$$

Пятый, шестой, седьмой и восьмой критерии представляют критерии геометрического подобия, подобранные так, чтобы учитывать влияние конструкции аппаратуры:

$$\Pi_{5} = \frac{d_{0}}{h} = \Gamma_{1}; \ \Pi_{8} = \frac{d_{0}}{D} = \Gamma_{2}^{1}; \ \Pi_{7} = \frac{f}{F} = \frac{n \cdot \pi d_{0}^{2}}{\pi D^{2}} = \Gamma_{4}; \ \Pi_{8} = \frac{D}{d_{1}} = \Gamma_{3}.$$

Таким образом должны иметь место следующие соотношения:

$$f(\omega, Re, Ar, We, \Gamma_1, \Gamma'_2, \Gamma_3, \Gamma_4) = 0;$$
(9)

$$f_1(\varepsilon, Re, Ar, We, \Gamma_1, \Gamma_1, \Gamma_3, H_4) = 0.$$
(9a)

Задача сводится к установлению математического вида этих зависимостей. Мы приняли в качестве исходной следующую функцию, показатели которой подлежат полбору по имеющимся опытным данным.

$$\omega = a \cdot Re^{x} \cdot Ar^{y} \cdot We^{z} \cdot \Gamma_{1}^{l} \cdot (\Gamma')^{k} \cdot \Gamma_{3}^{m} \cdot \Gamma_{4}; \qquad (10)$$

$$\varepsilon = \frac{1}{a} \cdot Re^{-x} \cdot Ar^{-y} \cdot We^{-z} \cdot \Gamma_1^{-l} \cdot (\Gamma_2)^{-k} \cdot \Gamma_3^{-m} \cdot \Gamma_4^{-n} \cdot (10a)$$

Для определения показателей степеней и коэффициентов уравнений (10 и 10а) был использован графический метод, наиболее удобный для обработкк имеющихся опытных данных. Сущность метода сводится к нахождению зависимости между двумя величинами при постоянстве других [5, 9]. При этом все постоянные могут быть введены в коэффициенты уравнения (10), которое примет вид:

$$\omega = A \cdot Re^{x}$$
.

Откладывая в координатах  $\omega - Re$  по логарифмической шкале эти величины и соединяя все точки, получим в данном случае прямую, тангенс угла наклона которой будет численно равен показателю степени x. Коэффициент уравнения легко определится:

$$A = \frac{\omega}{Re^x} \cdot$$

Затем выбираем группы опытов с разными величинами Г<sub>1</sub> (при постоянстве для каждой группы остальных величин) и аналогичным образом находим коэффициент и показатель сгепени уравнения

$$A = B \cdot \Gamma_1^t$$

Так продолжается до нахождения всех показателей степеней и коэффициентов уравнений (10) и (10а). Аналогично устанавли ается число гидродинамических режимов, подчиняющихся различным количественным закономерностям. Для этого строим в логарифмической шкале зависимости

$$\frac{(W_s)_{cp}}{W_{cm}} = f(Re_{cm}) \quad \text{if } z = f_1(Re_{cm})$$

(рис. 1 и 2 для группы опытов с распределительной тарелкой № 7 в колонне  $D = 0,076 \, m$ , жидкость — вода). Здесь критерий Рейнольдса рассчитан (в отличие от применяемой ранее величины\* Re) для газожидкостной смеси:

$$Re_{cm} = rac{D \cdot W_{cm} \cdot \gamma_c}{\mu_c \cdot g}$$
 ,

что сделано для удобства сравнения рисунков 1 и 2 с кривыми  $W_{cm} - (W_s)_{cp}$ , приводимыми в предыдущем сообщении. Рисунки 1 и 2 четко указывают на излом линий, т. е. на изменение показателя сте-





Рис. 2.

пени критерия Рейнольдса. Это изменение соответствует таким скоростям газожидкостной смеси  $W_{\rm см}$ , при которых кривые (см. сообщение 1), построенные в координатах  $W_{\rm см} - (W_s)_{\rm ср.}$  имеют минимум [1]. Таким образом, высказанное в предыдущем сообщении мнение о том, что в точках минимума кривых наступает переход барботажного режима в смешанный (барботажно-струйный) можно считать количественно подтвержденным.

На рис. 1 и 2 в области перехода от барботажного режима к смешанному (т. е. в месте излома линии) экспериментальные точки отклоняются от линий (рис. 3). Это может быть объяснено – тем, что переход от данного режима к другому происходит постепенно и разновременно по высоте газожидкостного столба [1].

В ходе решения задачи выяснилось, что критерии геометрического подобия Г<sub>2</sub> и Г<sub>4</sub> имеют показатель степени, отличающийся лишь знаком, но одинаковый по величине, что нозволило их объединить в один критерий:

<sup>\*</sup> При рассчетах *Re* и *Re*<sub>см</sub> везде берется вязкость жидкости, так как вязкость газа не оказываетсущественного влияния [4] и по величине намного меньше вязкости жидкости. То же самое относится и к величине удельного веса.

$$\Gamma_2^{0;85} = (\Gamma_2^1)^{-0.85} \cdot \Gamma_4^{0,85} = \left(\frac{D}{d_0} \cdot \frac{n \cdot \pi d_0^2}{\pi D^2}\right)^{0.85} = \left(\frac{n d_0}{D}\right)^{0.85}.$$
 (11)

После определения значений всех показателей и коэффициентов, уравтенчя принимают следующий вид:



Для барботажного режима:

$$w = 0,475 \ Re^{-0.8} \cdot Ar^{0.45} \cdot We^{0.2} \cdot \Gamma_1^{-0.24} \cdot \Gamma_2^{-0.85} \cdot \Gamma_3$$
(12)

или

$$\varepsilon = 2, 1 \cdot Re^{0,8} \cdot Ar^{-0,45} \cdot We^{-0,2} \cdot \Gamma_1^{0,24} \cdot \Gamma_2^{0,85} \cdot \Gamma_3^{-1}.$$
 (12a)

Для смешанного барботажно-струйного режима:

$$\omega = 0.261 \cdot Re^{-0.375} \cdot Ar^{0.225} \cdot We^{0.2} \cdot \Gamma_1^{-0.25} \cdot \Gamma_2^{-0.85} \cdot \Gamma_3$$
(13)

илн

$$= 3.8 \ Re^{0.375} \cdot Ar^{-0.225} \cdot We^{-0.2} \cdot \Gamma_1^{0.25} \cdot \Gamma_2^{0.85} \cdot \Gamma_3^{-1}.$$
(13a)

Для удобства расчета эти уравнения можно представить в следующем виде.

Для барботажного режима:

$$(W_s)_{\rm cp.} = \left(\frac{D^{1,85} \cdot h^{0,24}}{a \cdot d_0^{0.94} \cdot d_1 \cdot n^{0.85} W_d^{0.8}} - 1\right) \cdot W_{\rm cm}$$
$$H = \frac{D^{1,85} \cdot h^{1,24}}{D^{1,85} \cdot h^{0,24} - a \cdot d_0^{0.94} \cdot d_1 \cdot n^{0,85} \cdot W_d^{0,8}};$$
Для смешанного барботажно-струйного режима:

И

$$(W_s)_{\rm cp.} = \left(\frac{D^{1.85} \cdot h^{0.24}}{b \cdot d_0^{1.2} \cdot d_1 \cdot n^{0.85} W_d^{0.375}} - 1\right) \cdot W_{\rm cm}$$
$$H = \frac{D^{1.85} \cdot h^{1.24}}{D^{1.85} \cdot h^{0.25} - b \cdot d_0^{1.2} \cdot d_2 \cdot n^{0.85} \cdot W_d^{0.376}},$$

И

где коэффициенты *а* и *b* зависят только от физико-химических свойств жидкости и газа.

Совместное решение уравнений (12) и (13) позволяет получить критериально выраженное услозие для перехода от барботажного к смешанному режиму:

$$Re^{0.425} \cdot Ar^{-0.225} \cdot \Gamma_1^{-0.01} = 1.82 \tag{14}$$

или в развернутом виде и с небольшими округлениями:

$$(W_{cm})_{kpn\tau} = 11.4 \cdot \frac{\gamma_c^{0.6} \cdot n \cdot d_0^{2.6}}{\gamma_{\mu}^{0.5} \cdot \mu_c^{0.6} \cdot D^2}$$
(15)

При этом критерий  $\Gamma_1^{-0.01}$  не учитывается, в виду того, что его значения близки к единице.

Обсуждение результатов. Размер статьи не позволяет привести таблицы сравнения расчетных и опытных данных полностью, так как сделано более 1450 опытов.

На рис. 4 и 5 графически показаны расхождения опытных величин от расчетных, представленных в логарифмических шкалах.



Рис. 4.

На этих рисунках указана только часть точек, так как технически невозможно было показать повторяющиеся и близкие друг к другу точки.

Отклонения расчетных величин от опытных составляют для є

54,7°/
$$_0$$
 всех данных до  $\pm$  8°/ $_0$ ;  
41,8°/ $_0$  , , от  $\pm$  8 до  $\pm$  15,  
3,5°/ $_0$  , , свыше  $\pm$  15°/ $_0$ 

5. H3B. TH. № 3

А. Г. Азизян, Р. А. Меликян, Н. И. Смирнов



Рис. 5.

для w — 51,7% всех данных до — 8%, 40.1% " , от ± 8 до ± 15%; 8,2% " , свыше ± 15%.

Для наглядности приведена таблица 1, где указываются данные для одной группы опытов с условиями n = 20;  $d_0 = 1.0$  м.м;  $d_1 = D = 76$  м.м; h = 0.5.м; t = 18 C;  $\Gamma_1 = 0.002$ ;  $Ar = 0.81 \cdot 10^7$ ; We = 7.47;  $\Gamma_2 = 0.263$ ;  $\Gamma_3 = 1$ ; переход от барботажного к смешанному режиму при Re = 20000:

Таблица 1

Nê.Nê Otibi- Tob	н в жм	W см В С.И/Сек	W s/cp рас- четное в см/сек	W s/cp опытное в с.м /сек	Re	w pacyer- HOe	(0) 0/1/1/10e	°∕₀ расхож- дения ∞	є расчет- ное	с опытное	°∕₀ расхож- дения €
288 289 290 191 292 293	560 570 580 595 610 625	2,8 3,2 4,0 4,9 6,1 6,9	26.6 27.0 28.0 28.4 28.8 28.4 28.4	23,3 22,8 25,0 25,8 27,7 27,6	7580 8660 10850 13300 16500 18700	10 50 9 42 8 00 6 80 5 72 5 11	9,30 8,13 7,25 6,27 5,8 5,00	-11,5-13,7-7,5-7,7-2,4-2,2	0,095 0,106 0,127 0,150 0,179 0,199	0,105 0,122 0,137 0,160 0,180 0,200	+10,5 +15,0 + 8,0 + 6,6 + 0,6 + 0,5
294 295 296 297 298 299	635 635 640 645 650 655	7,9 8,4 9,1 9,8 10,3 11,2	31,0 32,1 33,3 34,7 35,5 37,0	29,3 31,2 32,5 33,7 34, <b>3</b> 36,2	21400 22800 24700 26600 27900 30300	4 89 4 82 4 66 4 55 4 44 4 30	4,70 4,72 4,57 4,44 4,33 4,23	$ \begin{array}{r} - 3,9 \\ - 2,1 \\ - 1,7 \\ - 2,5 \\ - 2,3 \\ - 1,7 \end{array} $	0,202 0,206 0,212 0,217 0,221 0,228	0,212 0,212 5,218 0,224 0,230 0,235	+ 5.0 + 2.9 + 3.0 + 3.2 + 4.0 + 3.0

Расхождения опытных и расчетных величии лежат в допустимых пределах. Основная часть больших по величине расхожлений приходится на:

а) опыты с очень небольшими скоростями газа, когда величина
 <u>h</u> близка к единице и поэтому небольшая субъективная ошибка
 при замере высоты H сильно искажает в дальнейшем величины ε<sub>оп</sub>
 и ω<sub>on</sub>;

б) опыты с весьма большими скоростями газа, когда в верхней части газожидкостного столба образуется слой пены и пленок. затрудняющий замер высоты H;

в) опыты с небольшой высотой слоя жидкости h = 100 мм, когда невелика также высота H, почему и незначительные ошибки в ее замере существенно влияют на результаты;

г) опыты с глицерином, который, как уже отмечалось [1] имеет тенденцию к образованию мелких и устойчивых взвесей воздуха.

В таблице 2 значение ( $W_{cm}$ )<sub>кр</sub>, рассчитанные по уравнению (15) для разных случаев сопоставляются с экспериментальными значениями  $W_{cm}$ , соответствующими минимумам кривых, приводимых в сообщении [1].

Таблица 2

Условия опыта W см в м/сек	Р. т. № 3 D=76 .и.и вода	Р. т. № 7 D - 76 .м.м вода	Р. т. № 7 D=107.и.и вода	Р. г. № 12 D - 76 .и.и вода	Р. г. № 12 D = 76 мм этанол 96° е
( Wсм) кр.—расчетное	0,0986	0,12	0,065	0,103	0,092
( W <sub>см</sub> ) <sub>min</sub> — опытное	0,085-0,115	0,075-0,13	0,06 0,095	0,1-0,12	0,1-0,125

В графе ( $W_{cM}$ )<sub>тіп</sub> показаны пределы для различных значений h. Как показывают данные таблицы, начальная высота слоя жидкости влияет на точку перехода гидродинамических режимов, однако при обработке данных и выводе уравнений (14) она оказалась в степени лишь 0,01 и не была учтена. Это в некоторой мере снижает точность уравнения (15).

Позин и Тумаркина стмечали [7], что при больших скоростях rast уменьшается влияние свойств жидкости на величниу газожидкостного столба. Выведенные уравнения (12) и (13) позволяют сказать, что влияния удельного веса и вязкости действительно уменьшаются, так как абсолютные величины показателей степеней критериев Рейнольдса и Архимеда при переходе от барботажного к смешанному режиму убывают, примерно вдвое. Что же касается поверхностного натяжения на границе фаз, то его влияние остается неизменным, так как величина показателя степени критерия Вебера не меняется. Влияние геометрических критериев остается почти неизменным. Отметим, что обработка данных, полученных Аксельродом и Дильманом [8] показывает большое расхождение опытных и расчетных величин (на  $25^{0}/_{0}$  и более), что можно объяснить или неприменимостью формул (13) и (13а) к струйному режиму, или же неточностью замера, вызванного малой начальной высотой слоя жидкости h, в опытах упомянутых авторов.

## Выводы

1. Показано, что при скоростях подачи газа до 0,35 *м/сек* в слой различных жидкостей возникают два гидродинамических режима, названные ранее режимами свободного всплывания пузырьков в среде жидкости (или барботажным) и смешанным, или чередующимся барботажным и струйным режимом в одном и том же слое жидкости.

2. Выведены критериальные уравнения для расчета средней скорости всплывания газа и высоты газожидкостного столба в области упомянутых двух гидродинамических режимов.

3. Выведено критериальное уравнение, определяющее точки перехода от барботажного к смешанному режиму.

4. Рассмотренные критериальные уравнения удобны для пользования, так как заключают в себе легко измеряемые параметры. Поэтому они позволяют рассчитывать условия для протекающих в различных аппаратах технологических процессов в зависимости от свойств применяемых веществ и конструкции аппаратов.

Завол им. С. М. Кирова

Поступило 28.1 1960

### и. 2. идразиъ, в. и. вырязиъ, ъ. р. обърънч.

## ՔԱՐՔՈՏԱԺԱՅԻՆ ՊՐՈՑԵՍՆԵՐԻ ՀԻԳՐՈԳԻՆԱՄԻԿԱՆ

Հաղուդում 2. Հեղուկ միջավայւում գազային բշտիկների մասսայական վերլողման ճաշվման ճավասարումների արտածումը բարբոտաժային և խառը ռեժիմների ճամար

Ամփոփում

2πιζωδαιά արվում է հիդրոդինամիկ ռեժիմների խվարկումը, որոնք տեդի են ունենում հեղուկում գազի անցման դեպքում։ Առաջին հաղորդման մեջ նկարադրած փորձերի հիման վրա եզրակացվում է, որ գաղի վերլողման միջին արադուխյունը և դաղահեղուկային սյան բարձրությունը կախված են դադահեղուկային խառնուրդի բարձրացման արադությունից (կամ անցնող գազի արագությունից), հեղուկի սկղբնական սյան բարձրությունից, բաշխիչ ափսեի անցքերի տրամագծից և նրանց թվից, բաշխիչ ափսեի տրամագծից, ապարատի տրամագծից, հեղուկի և դաղի տեսակարար կշիռներից, հեղուկի մածուցիկությունից և հեղուկ-գաղ ֆագաների սահմանում մակերեսային լարվածունյունից։ Նմանունյան և չափման միավորների տեսունյունների սովորական միջոցներով գտնված են չափանիշներ, որոնց օգնունյամբ այդ վերոհիշյալ փոփոխական մեծունյունները արտահայտվում են։ Մշակելով տվյալները գրաֆիկական եզանակով գտնված է այդ չափանիշների միջև մանեմատիկական կախումը և հետևաբար գտնված են կրիտերիալ հավասարումներ բարբոտաժային և խառն բարբոտաժային-շինային ռեժիմների համար։

նչված է, որ անցումը առաջին ռեժիմից դեպի երկրորդը տեղի է ունենում գաղի վերլողման միջին արագության մինիմալ մեծության դեպքում։ Երկու վեոռհիշյալ ռեժիմների Համար արտաՀայտված Հավասարումների Համատեղ լուծումով ստացված է անցման մոմենտին բնորոշող Հավասարում։

Փորձնական և Հաշված տվյալների Համեմատությունը տրվում է գրաֆիկ ձևով և ցույց է տալիս նրանց բավարար Համընկումը. բոլոր տվյալների ավելի բան 90 % տալիս է շեղում մինչև – 15 %, ըստ որում բացատրվում են մեծ շեղումների պատՃառները։

Համառոտ տրվում է ստացված հավասարումների համեմատությունը այլ հեղինակների տվյալների հետ։

Քանի որ ստացված Տավասարումները իրենց մեջ մեծություններ են պարուհակում, որոնք հեշտությամբ ենթարկվում են չափման, ապա սրանք թույլ են տալիս տարբեր ապարատներում կատարվող տեխնոլոգիական պրոցեսների համար պայմաններ հաշվել։

### ЛИТЕРАТУРА

- 1. Азизян А. Г., Меликян Р. А. Смирнов Н. И. "Известия АН Армянской ССР" (серия техн. н.), №2, 1961.
- 2- Меликян Р. А. ЖПХ, 31, 550, 1958.
- 3. Позин М. Е., Мухленов И. П., Тумаркина Е. С., Тарат Э. Я. ЖПХ, 27, 1, 12, 1954.
- 4 Смирнов Н. И., Рубан В. Л. ЖГІХ, 24, 1, 47, 1951.
- 5. Блох Е. В. Основные графические методы обработки опытных данных. Машгиз. 1951.
- 6. Романков П. Г. Гилравлические процессы химической технологии. ГХИ, 1948.
- 7. Позин М. Е., Тумаркина Е. С. ЖПХ, 27, 11, 1170, 1954,
- 8. Аксельрод Л. С., Дильман В. В. ХП, 1, 28, 1954.
- 9. Батунер Л. М., Позин М. Е. Математические методы в химической технике. ГХИ, 1955.

ՀԱՅԿԱԿԱՆ ՍՍՌ ԳԻՏՈՒԹՅՈՒՆԵԵՐԻ ԱԿԱԳԵՄԻԱՅԻ ՏԵՂԵԿԱԳԻՐ ИЗВЕСТИЯ АКАДЕМИИ НАУК АРМЯНСКОЙ ССР

Տեխնիկական գիտութ. սերիա

XIV. № 3, 1961 Серия технических наук

НАУЧНЫЕ ЗАМЕТКИ

1)

# ю. Г. Григорьян

# "МЕТОДИКА РАСЧЕТА ПУСКОВЫХ РАСХОДОВ, СВЯЗАННЫХ С ВЫБОРОМ СОСТОЯНИЙ АГРЕГАТОВ ТЕПЛОВЫХ ЭЛЕКТРОСТАНИИЙ

В данной статье приводится методика расчета пусковых расходов при выборе оптимальных состояний по алгорифму, приведенному в статье [1], помещенному в этом номере журнала.

А. Пусть рассматриваемая энергосистема состоит из *m* тепловых станций на каждой из которых возможны соответственно s1, S2... Sm состояний. Обозначим общее число турбогенераторов и котлов на каждой из *m* тепловых станций соответственно числами:  $x_c, y_c$  (c = 1, m).

Будем для удобства характеризовать состояния составными числами

$$M_c = x_c + jy_c,$$
  
$$M_{k_c}(t) = x_{k_c}(t) + jy_{k_c}(t),$$
 (6)

где kc - индекс состояний на каждой станции.

 $k_1 = 1, s_1; k_2 = \overline{1, s_2; \cdots; k_m} = \overline{1, s_m}.$ 

Первые слагаемые чисел (1) будут характеризовать число действующих турбогенераторов, а коэффициент при ј – число действующих котлов соответственно для каждой тепловой станции системы в какой-то час t. Зависимость M<sub>k</sub> (t) от времени означает, что состояния могут меняться в зависимости от t, хотя бы потому, что должно удовлетворяться условие (4) [1]. Общее число различных комбинаций

состояний на каждый расчетный час t будет  $N_0 = \prod s_i$ .

Составим функции:

$$\Delta M_{k_c}(t) = M_c - M_{k_c}(t) \equiv [x_c - x_{k_c}(t)] + j [y_c - y_{k_c}(t)] =$$
  
=  $\Delta x_{k_c}(t) + j \Delta y_{k_c}$  (2)

Функции  $\Delta M_k$  (t) характеризуют останавливаемые турбогенераторы и котлы при t = 1,24 соответственно для каждой из тепловых станций системы.

Числа  $\Delta x_{k_{\ell}}(t) > 0$  и  $\Delta y_{k_{c}}(t) \gg 0$ , целые и неотрицательные, при-

#### Научные заметки

чем равенство 0 означает, что в данный *t*-ый час в покрытии нагрузки участвуют все котлы и турбогенераторы.

Для наглядности вышеизложенного составим следующую таблицу:

Таблица 1

t	1	2	3	4	5	21	22	23	24
$\Delta x_{k_{c}}\left( t\right)$	$\Delta x_{k_c}(1)$	$\Delta x_{k_c}$ (2)	$\Delta x_{k_c}$ (3)	$\Delta x_{k_c}$ (4)	$\Delta x_{k_c}$ (5)	÷	• -	$\Delta x_{k_c}(23)$	$\Delta x_{k_c}(24)$
$\Delta y_{k_c}(t)$	$\Delta \mathbf{y}_{k_c}$ (1)	$\Delta y_{k_c}(2)$	$\Delta y_{k_c}$ (3)	$\Delta y_{k_c}$ (3)	$\Delta y_{k_c}$ (5)	. • • •	•••	$\Delta y_{k_c}(23)$	$\Delta y_{k_c}(24)$

Эта таблица характеризует функцию  $\Delta M_{k_c}(t)$  для каждого с и t

$$(c = 1, m); (t = 1,24).$$

Б. Принимается c = 1 и фиксируются те моменты времени t, при котором  $\Delta x_{k_1}(t) = 0$ ,  $t = \overline{1,24}$ . Если таких t не существует, то это означает, что какой-то один турбогенератор в течение всех часов  $t = \overline{1,24}$  простоял и на его пуск в течение этих суток никакого дополнительного топлива не надо; очевидно, если все  $\Delta x_{k_1} = 0$  для всех  $t = \overline{1,24}$ , то это означает, что в течение суток в покрытии нагрузки участвовали все турбогенераторы и для них пусковые расходы не требуются. Аналогичные рассуждения приводятся для функции  $\Delta y_{k_1}(t)$ и вообще для всех функций  $\Delta x_{k_r}(t)$  и  $\Delta y_{k_c}(t)$ .

Тогда получаются следующие последовательности для турбогенераторов всех станций:

$$t_1^{(c)}, t_2^{(c)}, \dots, t_{ac-1}^{(c)}$$
 (3)

и такие же последовательности

$$\theta_1^{(c)}, \theta_2^{(c)}, ..., \theta_{\beta c-1}^{(c)}$$
 (4)

для котлов этих же станций, где c = 1, m.

Справа добавляются к этим точкам еще две точки  $t_{a_c}^{(c)} = t_1^{(c)} + 24$ н  $\theta_{p_c}^{(c)} = \theta_1^{(c)} + 24$  соответственно к последовательностям (3) и (4), которые окончательно принимают следующий вид

 $t_1^{(c)}, t_2^{(c)}, \dots, t_{a_c-1}^{(c)}, t_{a_c}^{(c)}$  (3')

 $\theta_1^{(c)}, \ \theta_2^{(c)}, \dots, \ \theta_{\rho_c-1}^{(c)}, \ \theta_{\rho_c}^{(c)}.$  (4')

Составляются из последовательностей (3') и (4') следующие разности:

72

$$\begin{aligned} t_{2}^{(c)} - (t_{1}^{(c)} + 1) &= \Delta t_{1}^{(c)} \\ t_{3}^{(c)} - (t_{2}^{(c)} + 1) &= \Delta t_{2}^{(c)} \\ \cdots \\ t_{n}^{(c)} - (t_{2n-1}^{(c)} + 1) &= \Delta t_{2}^{(c)} \\ \theta_{2}^{(c)} - (\theta_{1}^{(c)} + 1) &= \Delta \theta_{1}^{(c)} \\ \theta_{3}^{(c)} - (\theta_{2}^{(c)} + 1) &= \Delta \theta_{2}^{(c)} \\ \cdots \\ \theta_{\beta_{c}}^{(c)} - (\theta_{\beta_{c}-1}^{(c)} + 1) &= \Delta \theta_{\beta_{c}-1}^{(c)} \end{aligned}$$

Полученные разности представляются в виде следующих последовательностей

$$\Delta t_1^{(c)}, \ \Delta t_2^{(c)}, \ldots, \ \Delta t_{a_{\rho}-1}^{(c)}$$
(5)

$$\Delta t_1^{(c)}, \ \Delta \theta_2^{(c)}, \ldots, \ \Delta \theta_{2}^{(c)} = 1$$
(6)

Из таблицы (2) имея в виду, что

$$\begin{aligned} \Delta t_1^{(c)} &= T_1^{(c)} + \tau_1^{(c)} \\ \Delta t_1^{(c)} &= T_2^{(c)} + \tau_2^{(c)} \\ & \ddots \\ \Delta t_{a_c-1}^{(c)} &= T_{a_c-1}^{(c)} + \tau_{a_c-1}^{(c)} \end{aligned}$$

н

$$\begin{aligned} \Delta \theta_1^{(c)} &= \widetilde{T}_1^{(c)} + \widetilde{\tau}_1^{(c)} \\ \Delta \theta_2^{(c)} &= \widetilde{T}_2^{(c)} + \widetilde{\tau}_2^{(c)} \\ &\cdots \\ \Delta \theta_{\beta_c-1}^{(c)} &= \widetilde{T}_{\beta_c-1}^{(c)} + \widetilde{\tau}_{\beta_c-1}^{(c)} \end{aligned}$$

нах одятся;

 $T_1^{(c)}, T_2^{(c)}, \dots, T_{\alpha_c-1}^{(c)}$  промежутки простоя одного турбогенератора для всех *m* станций;

 $\tau_1^{(c)}, \tau_2^{(1)}, \ldots, \tau_{\sigma_c-1}^{(c)}$  — промежутки пуска одного турбогенератора для всех *m* станций;

 $T_1^{(c)}, T_2^{(c)}, \cdots, T_{\beta c}^{(c)} \to 0$  промежутки простоя одного котла для всех *m* станций;

 $\tau_1^{(c)}, \tau_2^{(c)}, \ldots, \tau_{2c-1}^{(c)}$  — промежутки пуска одного котла для всех *m* станций

 $(c = \overline{1, m})$ .

73

Научные заметки

Тогда формулы для пусковых расходов представляются в следующем виде

$$B_{c\tau_i} = D_c \frac{T_{\tau_i-1}^{(c)}}{h_c} \, \mathrm{r. y. \tau.} \tag{7}$$

для одного турбогенератора каждой станции, где

$$T_{\eta=1}^{(c)} = \begin{cases} T_{\eta=1}^{(c)} & \text{при} & T_{\eta=1}^{(c)} \ll h_c \\ h_c & \text{при} & T_{\eta=1}^{(c)} > h_c \end{cases}$$
$$B_{c\gamma} = G_c \; \frac{\widetilde{T}_{\gamma=1}^{(c)}}{L_c} \text{т.у.т.}$$
(8)

для одного котла каждой станции, где

$$\widetilde{T}_{\tau-1}^{(c)} = \begin{cases} \widetilde{T}_{\tau-1}^{(c)} & \text{при } \widetilde{T}_{\tau-1}^{(c)} \leqslant L_c \\ L_c & \text{при } \widetilde{T}_{\tau-1}^{(c)} > L_c \end{cases}$$

причем  $\eta = 1$ ,  $a_c$ ;  $\gamma = 1$ ,  $\beta_c$ ;  $c = \overline{1, m}$ .

 $D_c$ ,  $h_c$ ,  $G_c$ ,  $L_c$  = известные параметры энергосистемы. Следовательно, пусковые расходы представятся

$$T_{c\pi} = \sum_{\eta=1}^{\alpha_c} B_{c\eta} \tag{9}$$

для турбогенераторов с-ой станции

$$\widehat{T}_{c\pi} = \sum_{\gamma=1}^{\beta_c} B_{c\gamma} \tag{10}$$

для котлов с-ой станции.

Если окажется, что все  $\Delta x_{k_c}(t)$ ,  $\Delta y_{k_c}(t)$  при t = 1,24 меньше или равны 1, то по формуле (1) [1] вычисляется суммарное топливо T для определенного наборя состояний, полученного из алгоритма, изложенного там же и фиксируется набор состояний в каждый час t.

Если окажется, что хоть одно из чисел  $\Delta x_{k_c}(t)$  и  $\Delta y_{k_c}(t)$  больше единицы, означающее, что останавливаемые турбогенераторы и котлы на станциях больше и поступают следующим образом. Из  $\Delta x_{k_c}(t)$  и  $\Delta y_{k_c}(t)$  вычитывается 1 и полученные разности помещаются на их места таблицы (1), причем, если окажется, что

$$\Delta x_{k_c}(t) - 1 < 0$$
  
$$\Delta y_{k_c}(t) - 1 < 0,$$

то вместо этих разностей записывается 0, т. е. более коротко, эти условия выразятся функционально следующим образом:
$$\begin{split} \Delta x_{k_{c}}(t) - 1 &= \begin{cases} 0 & \text{прн } \Delta x_{k_{c}}(t) - 1 < 0 \\ \Delta x_{k_{c}} - 1 & \text{прн } \Delta x_{k}(t) - 1 \ge 0 \end{cases} \\ \Delta y_{k_{c}}(t) - 1 &= \begin{cases} 0 & \text{прн } \Delta y_{k_{c}}(t) - 1 < 0 \\ \Delta y_{k_{c}} - 1 & \text{прн } \Delta y_{k_{c}}(t) - 1 \ge 0. \end{cases} \end{split}$$

Затем весь ход рассуждений такой-же, начиная с пункта Б. Таблица 2

Для турб	огенераторов с	ой станции	Для котлов с-ой станции			
простой-+ пуск $\Delta t^{(c)}_{\eta-1}$	число часов простоя $T^{(c)}_{\eta=1}$	чнсло часов пуска τ <sub>η=1</sub>	простой + +пуск 0Δ <sup>(c)</sup> 1	число часов простоя $\widetilde{T}_{\tau-1}^{(c)}$	число часов пуска т <sub>7-1</sub>	
1 2 3	$T_{\eta-1}^{(c)}(1) \\ T_{\eta-1}^{(c)}(2) \\ T_{\eta-1}^{(c)}(3) \\ \vdots \\ $	$\tau_{\eta-1}^{(c)} + 1)$ $\tau_{\eta-1}^{(c)} + (2)$ $\tau_{\eta-1}^{(c)} + (3)$	1 2 3	$ \widetilde{T}_{\tau-1}^{(c)} (1) \\ \widetilde{T}_{\tau-1}^{(c)} (2) \\ \widetilde{T}_{\tau-1}^{(c)} (3) \\ \vdots \\ \vdots $	$ \widetilde{\tau}_{\gamma-1}^{(c)} (1) \\ \widetilde{\tau}_{\gamma-1}^{(c)} (2) \\ \widetilde{\tau}_{\gamma-2}^{(c)} (3) \\ \vdots $	
24	$T_{\eta=1}^{(c)}$ (24)	$\tau_{\eta-1}^{(c)}$ (24)	24	$T_{1-1}^{(c)}$ (24)	$\tilde{\tau}_{7-1}^{(c)}$ (24)	

Таблицей (3), являющейся частным случаем таблицы (2) задаются параметры, необходимые для расчета пусковых расходов одной энергосистемы с состояниями, приведенными в указанной выше статье.

Следует заметить, что если  $\Delta t_{\eta-1}^{(1)} > 15$ , то число часов пуска для т. г. первой станции остается равным трем, когда  $\Delta \theta_{\eta-1}^{(1)} > 17$ , то число часов пуска для котлов первой станции остается равным пяти.

Параметры Dc, hc, Gc, Lc имеют следующий вид:

$$D_1 = 1$$
 т. у. т.;  $D_2 = 3$  т. у. т;  $h_1 = 12$  часов;  $h_2 = 18$  час;  
 $G_1 = 5,2$  т. у. т;  $L_1 = 12$  час.

D<sub>3</sub>, h<sub>3</sub>, G<sub>2</sub>, G<sub>3</sub>, L<sub>2</sub>, L<sub>3</sub> не приводятся, так как исходя из данных для этой энергосистемы эти параметры не требуются в процессе решения задачи. Заметим, что вышеизложенная методика расчета пусковых расходов несколько сложна из-за общности поставленной задачи. Для конкретных примеров она принимает довольно простой вид.

#### Научные заметки

Таблица 3

Для т. г. первой станции			Число котлов первой станции			Для т. г. второй станцин		
Про- стой + + пуск	Число часот простоя	Число часов пуска	Про- стой+ + пуск	Число часов простоя	Число часов пуска	Про- стой⊣ +пуск	Число часов простоя	Число часов пуска
$\Delta t_{\eta=1}^{(1)}$	$T_{\eta = 1}^{(1)}$	$\tau_{\eta-1}^{(1)}$	$\Delta\theta^{(1)}_{\tau=1}$	$\widetilde{\mathcal{T}}_{7^{-1}}^{(1)}$	$\tilde{\tau}_{\gamma-1}^{(1)}$	$\Delta t^{(2)}_{\eta=1}$	$T_{\eta-1}^{(2)}$	$\tau_{\eta-1}^{(2)}$
$\begin{array}{c} 0\\ 1\\ 2\\ 3\\ 4\\ 5\\ 6\\ 7\\ 8\\ 9\\ 10\\ 11\\ 12\\ 13\\ 14\\ 15\\ 16\\ 17\\ 18\\ 19\\ 20\\ 21\\ 22\\ 23\\ 24 \end{array}$	0 1 1,5 2 3 3,5 4,5 5,5 7,5 8 9 10 11 11,5 12 	0 0 0,5 1 7,5 1,5 1,5 1,5 1,5 2 2 2 2 2 3 	0 1 2 3 4 5 6 7 8 9 10 11 12 13 15 16 17 - - - - -	0 0,5 1 2 2,5 3 4 5,5 6 7 8 8,5 9 10 11 11,5 12 	0 0,5 2 1,5 2 2,5 3 3,5 4 4 4,5 5 	$\begin{array}{c} 0\\ 1\\ 2\\ 3\\ 4\\ 5\\ 6\\ 7\\ 8\\ 9\\ 10\\ 11\\ 12\\ 13\\ 14\\ 15\\ 16\\ 17\\ 18\\ 19\\ 20\\ 21\\ 22\\ 23\\ 24 \end{array}$	$\begin{array}{c} 0 \\ 0,5 \\ 1 \\ 2 \\ 3 \\ 5 \\ 6 \\ 6,5 \\ 7 \\ 8 \\ 9 \\ 9,5 \\ 10 \\ 10 \\ 11 \\ 12 \\ 5 \\ 12 \\ 5 \\ 13 \\ 14 \\ 15 \\ 16 \\ 17 \end{array}$	$\begin{array}{c} 0\\ 0,5\\ 1\\ 1\\ 1,5\\ 2\\ 2\\ 2,5\\ 3\\ 3\\ 3\\ 3\\ 5\\ 5\\ 5\\ 5\\ 5\\ 5\\ 5\\ 5\\ 5\\ 7\\ 7\\ 7\\ 7\\ 7\\ 7\\ 7\\ 7\\ 7\end{array}$

Институт электротехники АН Армянской ССР

Поступило 25. Х 1960

#### ЛИТЕРАТУРА.

1. Адонц Г. Т., Григорьян Ю. Г., Адонц М. М. Алгоритм, программа и пример расчета на ВМДД режима экономии топлива энергосистемы, связанного с выбором состояния агрегатов (данный номер журнала).

# **ԲՈՎԱՆԴԱԿՈՒԹՅՈՒՆ**

## Հիգշավլիկա

Ն. Կ. Իռաննիսյան. Հիդրավլիկական ճարվածի ճավասարժան անալիտիկ արտա- ճայտությունը ճնշժան խողովակաջարի ծայրը փակելիս	3				
Էլեկուատեխնիկա					
Հ. Տ. Աղոնց, Յու. Գ. Գրիզորյան, Մ. Մ. Ադոնց. Էներդոսիստեմի վառելանյու.Թի տնտեսման սեժիմի հաշվման համար այդորիԹմի ու ծրագրի կազմումը և դղհմ միջոցով ագրեդատների վիճակի ընտրուԹյան օրինակ Գ. Ա. Ճուղուրյան. Կարրիդի վառարաններում տեղի ունեցող էլեկտրական պրոցես- ների մասին	13 27				
Հիդբոէնեւգեջիկա					
Հ. Ա. Ասլամագյան. Հիղրոտուրրինի աշխատանքը անցման ռեժիմներում	35				
Հիդոռեխճիկա					
Վ. Ս, Մակարովա, Ա. Մ. Մխիրարյան. Գոլորշիացումը կրճատելու Նպատակով Սե- վանա լճի ափին միամոլեկուլյար խազանքնների օգտագործման ուղղությամբ կատարած փորձարկումները	43				
Քիմիական sեխնոլոգիա					
Ա. Հ. Ագիզյան, Ռ. Ա. Մելիբյան, Ն. Ի. Սմիրնով. <i>Բարրոտամային պրոցեսների ճիդ-</i> րոդինամիկան (ճաղորդում 2)	59				
Գիոական նոթեր					
Յու, Գ. Գրիգորյան	71				

## СОДЕРЖАНИЕ

### Гидравлика

Η,	K	С. Иоаннисян. Аналитическое выражение уравнений гидравлического удара при закрытии в конце трубопровода	3
		Электротехника	
Г.	T.	. Адонц. Ю. Г. Григорьян, М. М. Адонц. Алгоритм, программа и пример расчета на ВМДД режима экономии топлива энергосистемы, связанного	
Р.	Α.	с выбором состояния агрегатов · · · · · · · · · · · · · · · · · · ·	13 27
		Гидроэнергетика	
Α.	А.	Асламазян. Работа гидротурбины на переходных процессах · · · ·	35
		Гидротехника	
В.	С.	Макарова, А. М. Мхитарян. Опыты по применению мономолекулярных пленок в целях сокращения испарения, проведенные на берегу оз. Севан	43
		Химическая технология	
A.	Г.	Азизян, Р. А. Меликян, Н. И. Смирнов. Гидродинамика барботажных процессов сообщ. 2) · · · · · · · · · · · · · · · · · ·	59
		Научные заметки	
Ю.	Γ.	. Григорьян. Методика расчета пусковых расходов, связанных с выбором состояний агрегатов тепловых электростанций	71.



Стр: