# кизчичил иип- архарозартсьерр ининстризр **SCAGUUAPP ИЗВЕСТИЯ** ВЖЖЕ АКАДЕМИИ НАУК АРМЯНСКОЙ ССР

Sbbob4U4U0 ԳԻՏՈՒԹՅՈՒՆՆԵՐԻ ՍԵՐԻԱ СЕРИЯ ТЕХНИЧЕСКИХ НАУК

# BUPRSPRAUS SHIDSPR

Ադոնց Հ. Տ., Այնթաննակի Վ. Եղիազա, յան ի. Վ., Կասյան, Մ. Վ. *բաղիր),* առ թու Ա. ի Սիմոնով Մ. Չ. Փինաջյան Վ. Վ (պատ.

### РЕДАКЦИОННАЯ КОЛЛЕГИЯ:

Асонц Г. Т., Алексеевский В. В., Египзаров И.В., Касьяк М. В. (отнет, редактор). Назаров А.Г., Пичиджян В. В. (зам. отв. редактора), Симонов М. З. ՀԱՅԿԱԿԱՆ ՍՍՌ ԳԻՏՈՒԹՅՈՒՆՆԵՐԻ ԱԿԱԴԵՄԻԱՅԻ ՏԵՂԵԿԱԳԻՐ

известия академии наукармянской сср shushuuluu qhumane, ubrham XVII, No 6, 1964 Серия технических наук

энергетика

### F. T. AJOHIL

# к теории и методам расчета многополюсника

### Сообщение 2

# Расчет комплексных напряжений пар зажимов многополюсника по заданным активным и реактивным мощностям источников энергии, подключенных к нему

Постановки задачи. Задаются параметры многополюсника (уть активные (Pm) и реактивные (Qm) мощности источников, подключенных к его зажимам. Требустся определить модули (U) и аргументы (Ф) комплексных напряжений на зажимях многополюсника. Уравнения, определяющие зависимость между перечисленными величинами, имеют вид

$$P_{m} = U_{m} \sum_{k=1}^{n} U_{k} \psi_{mk} \cos \left( \frac{1}{1 + \frac{1}{2}} + \frac{1}{2} \right);$$

$$Q_{m} = U_{m} \sum_{k=1}^{n} U_{k} \psi_{mk} \sin \left( \frac{1}{1 + \frac{1}{2}} + \frac{1}{2} + \frac{1}{2} + \frac{1}{2} \right);$$
(1)

rac k,  $m = 1, 2, \cdots n$ .

Рассматриваемая задача расчета комплексных напряжений по заданным мощностям язляется одной из важнейших в общей проблеме расчета и управления режимами энергосистем, осуществляемых с помощью инфроных машин (ЦМ) Основные трудности в решении этой задачи козникают в связи с необходимостью обеспечения определенной быстроты сходимости результатов расчета, выполняемого методом последовательных приближений. Исследования этой задачи показали. что быстрота сходимости зависит не только от метода расчета, но и от структуры исходных уравнений. Предлагаемые в статье структура уравнений и метолы их решения обеспечивают быстроту сходимости. Алгоритм решения рассматриваемой задачи может быть использован для расчета модулей и аргументов комплексных напряжений на генераторных и нагрузочных узлах энергосистемы по заданным активным и реактивным мошностям этих же узлов; для определения исходного режима энергосистемы, необходимого, в свою очередь, для расчегов статической и динамической устойчивости энергосистем и т. д. Предлагаемый метод расчета является итеративным и базируется на последовательном использовании решений одной системы уравнений в качестве исходных данных для решения второй системы уравнений и наоборот.

Исходные системы уравнений. В качестве основных принимаются следующие системы урявнений:

а) Система (2) из (2n-2) уравнений относительно (2n-2) неизнестных вида соз  $\psi_k$  и sin  $m_k$  где  $k = 2, 3, \cdots n$ .

$$\frac{P_{1}}{U_{1}} - U_{1}g_{11} = \sum_{k=2}^{n} (U_{k}g_{1k}\cos\psi_{k} + U_{k}\phi_{1k}\sin\psi_{k}),$$

$$U_{1}b_{11} - \frac{Q_{1}}{U_{1}} = \sum_{k=2}^{n} (U_{k}b_{1k}\cos\psi_{k} + U_{k}g_{1k}\sin\psi_{k});$$

$$-U_{1}g_{a1} = \sum_{k=2}^{n} (U_{k}g_{ak}\cos\psi_{k} + U_{k}b_{ak}\sin\psi_{k}) - \frac{P}{U_{a}}\cos\psi_{a} - \frac{Q}{U_{a}}\sin\psi_{a};$$

$$U_{1}b_{a1} = \sum_{k=2}^{n} (U_{k}b_{ak}\cos\psi_{k} + U_{k}g_{ak}\sin\psi_{k}) + \frac{Q_{a}}{U_{a}}\cos\psi_{a} - \frac{P}{U_{a}}\sin\psi_{a};$$

$$a = 2; 3, \dots, n-1.$$
(2)

б) Система (3) из (2n-2) уравнений относительно (2n-2) неизвестных вида соз  $\psi_k$  н sin  $\psi_k$ , где  $k = 2, 3, \cdots n$ .

$$U_{1}g_{d1} = \sum_{k=2}^{n} \left( U_{k} g_{dk} \cos \psi_{k} + U_{k} b_{dk} \sin \psi_{k} \right) - \frac{P}{U_{d}} \cos \psi_{d} - \frac{Q_{d}}{U_{d}} \sin \psi_{d}$$
$$U_{1}b_{d1} = \sum_{k=2}^{n} \left( -U_{k} b_{dk} \cos \psi_{k} + U_{k} g_{dk} \sin \psi_{k} \right) + \frac{Q_{d}}{U_{d}} \cos \psi_{d} - \frac{P}{U_{d}} \sin \psi_{d}. \quad (3)$$
$$d = 2, 3, \cdots d.$$

в) Система (4) из 2n урявнений относительно 0.5n (n + 1) неизвестных вида  $U_k U_m$ .

$$\cos \psi_m = \sum_{k=1}^n U_k U_m \left( \alpha_{mk} \cos \psi_k + \beta_{mk} \sin \psi_k \right),$$
  

$$\sin \psi_k = \sum_{k=1}^n U_k U_m \left( \alpha_{mk} \sin \psi_k - \beta_{mk} \cos \psi_k \right).$$
(4)

где

$$\frac{1}{P_{m}^{2}+Q_{m}^{2}} (P_{m} g_{mk} + Q_{m} b_{mk})$$

$$= \frac{1}{P_{m}^{2}+Q_{m}^{2}} (P_{m} b_{mk} - Q_{m} - m_{k});$$

$$m, \quad -1, \ 2 \cdots n; \ \phi_{1} = 0.$$

Вопрос о соответствии числа располагаемых уравнений системы (4) числу неизвестных вида U<sub>k</sub> U<sub>m</sub> требует определенного анализа. А именно, для обеспечения искомого соответствия числа уравнения системы (4) числу неизвестных вида  $U_k U_m$  предлагается принять в качестве заданных величин, кроме:  $\psi$ , 2,  $\beta$ , некоторое число  $k_u$  молулей напряжений. Величина  $k_u$ , зависящей от числа n пар полюсов многополюсника, определяется порядок разбиения системы уравнений (4) на две отдельные группы. Рассмотрим сначала частные случан n и  $k_u$ .

а) Случай  $k_a = 0, m. e. n = 1, 2, 3.$  Уравнения (4) не разбиваются на группы, так как в этом случае их число достаточно для определения искомых величин  $U_k U_m$ .

6) Случай  $k_n = 1$ , m, c, n = 4, 5, 6. Система (4) из 2n уравнений разбивается на следующие две группы.

В первую группу включаются два уравнения, записанные относительно искомых U<sub>2</sub> и U<sub>3</sub>:

$$\frac{1}{U_1^{(0)}} = U_1^{(0)} = \sum_{k=4}^n U_k \left( \alpha_{1k} \cos \varphi_k + \sin \varphi_k \right) =$$

$$= \sum_{a \neq 0} U_a \left( \alpha_{1a} \cos \varphi_k + \beta_{1a} \sin \varphi_a \right);$$

$$U_1^{(0)} = \sum_{k=4}^n U_k \left( -\beta_{1k} \cos \varphi_k + \alpha_{1k} \sin \varphi_k \right) =$$

$$\sum_{k=4}^n U_a \left( -\beta_{1a} \cos \varphi_a - \alpha_{1a} \sin \varphi_a \right). \quad (4_{ij})$$

где U<sub>1</sub><sup>10</sup> — заданное напряжение на первой паре зажимов многополюсника.

Во-вторую группу включаются остальные 2*n* 2 уравнения, записанные относительно искомых  $U_k$ ,  $U_m$  и  $U_m$ :

$$\cos \phi = U_1^{(0)} U_m = + \sum_{n=1}^3 U_n U_n (\alpha_{mn} \cos \psi_n + \beta_m \sin \psi_n) + \\ + \sum_{k=4}^n U_k U_m (\alpha_{mn} \cos \psi_k + \beta_{mk} \sin \psi_k) ;$$

$$\sin \Phi_m = -U_1^{(k)} U_m = + \sum_{a=2}^{n} U_a U_m \left( -\beta_{mk} \cos \Phi_a + a_{mk} \sin \Phi_a \right) + \\ + \sum_{a=1}^{n} U_k U_m \left( -\beta_{mk} \cos \Phi_k + a_{mk} \sin \Phi_k \right), \qquad (4_a)$$

rne  $m = 2, 3, \cdots n$ .

в) Случай  $k_{\mu} = 2$ , *m*, *e*, *n* = 7, 8, 9, 10. Система (4) из 2*n* уравнений также разбивается на две группы.

В первую группу включаются четыре уравнения записанные относительно искомых  $U_1$ ,  $U_1$ ,  $U_5$ ,  $U_6$ :

5

$$\frac{1}{U_m^{(0)}}\cos v_m = \sum_{d=1} U_d^{(0)} \left( a_{md} \cos v_d + v_{md} \sin v_d \right) -$$

$$\rightarrow \sum_{k=7}^{n} U_k (a_{mk} \cos \psi_k + \beta_{mk} \sin \psi_k) \approx \sum_{a=3}^{4} U_a (a_{ma} \cos \psi_a - \beta_{mk} \sin \psi_a);$$

$$\frac{1}{U_m^{(0)}}\sin\psi_m - \sum_{d=1}^n U_{md}^{(0)}\cos\psi_d \qquad \sin\psi_d = \sum_{k=1}^n U_k(-) = \cos\psi_k + \cdots$$

$$+ a_{mk} \sin \Phi_k) = \sum_{n=0}^{n} \left\{ 1 - b - \cos \Phi_n + a_{md} \sin \Phi_n \right\}.$$
 (4a)

где  $m = 1, 2; \psi_1 = 0, U_1^{(0)}, U_2^{(0)}$  заданные напряжения соответственно на первои и второй нарах зажимов многополюсника.

Во-вторую группу включаются остальные 2n – 4 уравнения, записянные относительно искомых Um и Um:

$$\cos \psi_m = \sum_{k=1}^{6} U_m \left( \alpha_{md} \cos \psi_d - \omega_{-} \sin \psi_d \right) + \\ \sum_{k=1}^{6} U_a U_m \left( \alpha_{mn} \cos \psi_n - \psi_{mn} \sin \psi_n \right) \\ \sum_{k=1}^{6} U_k U_m \left( \alpha_{mk} \cos \psi_k + \beta_{mk} \sin \psi_k \right), \\ \sin \psi_m = \sum_{k=1}^{7} U_d^{(0)} U_m \left( -\beta_{md} \cos \psi_d - \alpha_{md} \sin \psi_d \right) + \sum_{k=1}^{6} U_m \left( -\beta_{-} \cos \psi_k - \alpha_{mk} \sin \psi_k \right), \\ + \sin \psi_n \right) = \sum_{k=1}^{6} U_k U_m \left( -\beta_{-} \cos \psi_k - \alpha_{mk} \sin \psi_k \right), \quad (4_4)$$

rae  $m = 3, 4, \cdots n$ 

Аналогично наложенному могут быть записаны уравнения для случаев  $k_{\mu} = 3$ , 4 и т. д., которые путем разбиения на группы уравнений (4<sub>1</sub>) и (4<sub>2</sub>), или (4<sub>2</sub>) и (4<sub>1</sub>) могут быть решены в два этапа. Решение первой из этих групп уравнений дает возможность определить и  $U_a$  (при  $k_{\mu} = 1$ ) или  $U_{a}$ -- $U_a$  (при  $k_{\pi} = 2$ ) как функции от остальных искомых неличин  $U_{a}$ . Таким образом, при любом значения  $k_{\mu}$  система (4) из 2n-уравнений разбивается на две группы, состоящие, со ответственно, из  $2k_{\mu}$  и  $2n - 2k_{\mu}$  уравнений. Совместное решение  $2k_{\mu}$ уравнений позволяет выразить  $2k_{\mu}$  целичин гида  $U_a$  в функции при известных;  $a, p, \in$  и  $U_{d}^{(0)}$  (d = 1 при  $k_{\mu} = 1$ ; d = 2,3 при  $k_{\mu} = 2$ и т. д.). В результате подстановки полученных  $U_a$  во вторую группу уравнений последняя оказывается содержащей 0.5 ( $n-3k_{\mu}$ )-( $n-3k_{\mu}+1$ ) неизвестных вида  $U_kU_m$  и ( $n-3k_{\mu}$ ) неизвестных вида  $U_m$ . Дручими словами, зависимость числа располагаемых уравнений  $2n-2k_{\mu}$  от числв искомых цеизвестных вида  $U_{\lambda} = 0$  и  $u_m$  и  $U_m$  определяется условием К теория и методам расчета многополюсника

$$2n - 2k_u \ge 0.5 \ (n - 3k_u) \ (n - 3k_u + 1) + (n - 3k_u). \tag{5}$$

которое после преобразований принимает вид

$$\frac{6n+5-\sqrt{96n+25}}{18}$$
 (51)

Принимая, что (5<sub>1</sub>) формально верна и для случая n = 1, 2, 3, получим следующие величины  $k_{\mu}$  в функции ряда значений n.

п	1:3	4-1-6	<b>7</b> ⇔10	11 - 14	15 18	19-: 21	<b>22</b> 25
<u>k</u> n	0	1	2	3	4	5	6

### Алгоритм решения поставленной задачи

Рассмотрим решение для случая  $k_{\mu} = 2$ . Имеется в виду, что задачи для случаев  $k_{\mu} = 3$ , 4 и т. д. решаются по аналогичному алгоритму.

Принция расчети. Берутся в качестве нулевого приближения некоторые значения U<sup>(9)</sup> модулей напряжений пар зажимов многополюсника. В качестве таких напояжений могут быть взяты или а) некоторые произвольные величнны L. или б) номинальное изпряжение данной схемы замещения, или в) напряжения, найденные по уравнеиням (4) при условии 🖗 = 0. Заметим, напрежения на kg парах зажимов (в данном случае,  $U_2^{(0)}$  и  $U_2^{(0)}$ ), оказываются параметрами уравнений, так как они, по условиям задачи, задаются в качестве известных неличин. Путем совместного решения уравнений (2) и (3) находятся значения углов 🖓, которые принимаются в качестве первого приближения к искомым величинам Ф<sub>и</sub>. Найденные значения углон подставляются в уравнения (4), в результате решения которых находятся молули напряжений О пар зажимов многополюсника. Эти напряжения принимаются в качестве первого приближения к искомым величинам Ur. Путем подстановки последних в уравнения (2) и (3) и их совместного решения находятся повые значения узлов 🦃 принимаемые в качестве второго приближения к искомым величинам и т. д. Описанный процесс повторяется : раз, пока прирашения между модулями напряжений каждой пары зажимов многополюсника в с-ом и (с 1)-м приближениях не окажутся меньше величным допустимой погрешности решения задачи.

Схема расчета. Введем для обозначения шага последовательных приближений к искомым величинам l и b верхний индекс (i), т. е.  $i = 1, 2, \cdots$ . где z—последний шаг итерации. Рассмотрим схему расчета для *i*-го шага прибляжения к искомым-b, а затем к искомым l.

7

### і-ое приближение к искомым 🦆

а) Уравнення (2) при известных величинах: *Р. Q. q. а также* представляются следующей системов из 2*n*-2 урявнений, записанных отпосительно соз и sin 2<sup>(1)</sup>/<sub>n</sub>.

$$U_{k}^{(i)} = U_{k}^{(i-1)} g_{1k} = \sum_{k=1}^{n} (U_{k}^{(i-1)} \cos \phi_{k}^{(i)} + \phi_{k}^{(i-1)} b_{1k} \sin \phi_{k,i}^{(i)});$$

 $U_1^{(l-1)}b_{11} = \frac{Q_1}{U_1^{(l-1)}} = \sum_{k=1}^{\infty} (-U_1^{(l-1)}b_{1k}\cos b_k^{(l)} - U_1^{(l-1)}\cos \sin b_k^{(l)}).$ 

 $= U_1^{(l-1)} g_{al} = \sum_{k=1}^{l} \left( U_k^{(l-1)} g_{al} \cos \phi_{k,l}^{(l)} + U_k^{(l-1)} \phi_{k,l}^{(l-1)} - \frac{b_{l}}{U^{(l-1)}} \cos \phi_{k,l}^{(l)} \right)$ 

$$=\frac{1}{U_{a}^{(i-1)}}\sin\frac{5(i)}{a};$$

$$U_{k}^{(-1)}b_{n1} = \sum_{i} - \frac{1}{2} \sum_{a=1}^{(i-1)} b_{ak} \cos \phi_{k,c}^{(i)} + U_{k}^{(i)} - \sin \phi_{k,c}^{(i)} + \frac{Q_{a}}{U_{a}^{(-1)}} \cos \phi_{a,c}^{(i)} + \frac{Q_{a}}{U_{a}^{(-1)}} \sin \phi_{a,c}^{(i)} .$$

где  $a = 2, 3, \dots n - 1;$   ${}_{1}^{(0)} = U_{1}^{(0)}; t$  г. е. величины  $L_{1}$  и t являются постоянными для всех шагов последовательных приближений В результате сояместного решения (6) находятся соз и sin  $\psi_{k,...}$  где  $k = 2, 3, \qquad \varphi_{1} = 0$  i = индекс шага, с.  $s = д_{0}$ -полнительные индексы для различия величии 5, получаемых по значениям соз  $\varphi_{1}$  с одной стороны, и sin $\varphi_{2}$ , с тругой. Легко показать, что во всех шагах приближения, кроме последнего э-го шага.

б) Путем сояместного решения следующих 2n-2 уравнений виля (3)

$$U_{1}^{(l-1)} = \sum_{k=0}^{l} \left( c \cos \psi_{k,m}^{(l)} + U_{k}^{(l-1)} b_{dk} \sin \psi_{k,m}^{(l)} \right) + \frac{p_{d}}{U_{d}^{(l-1)}} \cos \psi_{d,m}^{(l)} - \frac{Q_{d}}{U_{k}^{(l-1)}} \sin \psi_{k,m}^{(l)} + \frac{Q_{d}}{U_{k}^{(l-1)}} \cos \psi_{d,m}^{(l)} + U_{k}^{(l-1)} \sin \psi_{d,m}^{(l)} \right) + \frac{Q_{d}}{U_{d}^{(l-1)}} \cos \psi_{d,m}^{(l)} - \frac{p_{d}}{U_{d}^{(l-1)}} \sin \psi_{d,m}^{(l)} \right)$$
(7)

rae  $d = 2, 3, \dots n$ .

Дополнительные индексы сс и за вводятся для различия иначений \$2, определяемых по соз \$2 и sin \$1. в) Полученные в результате решения систем уравнений (6) и
 значения sin 0 и cos 9 усредняются по формулам

$$\cos \psi_{k,c0}^{(l)} = 0.5 (\cos \psi_{k-c}^{(l)} + \cos \psi_{k-cc}^{(l)});$$
  
$$\sin \psi_{k,sl}^{(l)} = 0.5 (\sin \psi_{k-s}^{(l)} + \sin \psi_{k-sl}^{(l)});$$

уде  $k = 2, 3, \dots n$ ,  $p_1 = 0$ . Величины созу и sinф, оказавшиеся в результате решения (б) и (7) больше единицы отбрасываются, т, е, не используются в формулах (8), как неимеющие смысла.

г) По полученным парам значений созу<sub>к,со</sub> и sin у<sub>к,м</sub><sup>(f)</sup> (с учетом их знаков) находятся и Эти величины принимаются в качестве *i*-го приближения и искомым у<sub>k</sub>. Так как во всех шагах последовательного приближения, кроме последнего, будет иметь место и, то возникает разветвление расчета искомых U<sub>k</sub>. Одна ветвь расчета строится на полученных значениях а другая на значениях у<sub>k</sub><sup>(f)</sup>.

Рассмотрим схему последующих расчетов, базирующихся на величинах схеми расчета с использованием аналогична инже рассматриваемой.

*i-ое приложение к цекомым* U. В случае  $k_u = 0$ , т. е. u = 1, 2, 3расчетными для определения  $U_k^{(i)}$  являются следующие уравнения. записанные относительно неизвестных  $U_k^{(i)}$   $U_m^{(i)}$ :

$$\cos \psi_{m,m}^{(l)} = \sum_{k=1}^{l} U_{k}^{(l)} \left( a_{mk} \cos \psi_{k-m}^{(l)} + \beta_{mk} \sin \psi_{k-m}^{(l)} \right);$$
  
$$\sin \psi_{m,m}^{(l)} = \sum_{k=1}^{l} U_{k}^{(l)} U_{m}^{(l)} (-\cos \psi_{k-m}^{(l)} + \sin \psi_{k-m}^{(l)} ).$$
(9)

где m = 2, 3  $\psi_1 = 0$ . Числовой пример расчета и  $\psi_k$  принодимый в этой статье, посвящен случаю k = 0, n = 3. Рассмотрим случан  $k_n = 2$ .

а) Путем подстановки в (4<sub>3</sub>) значений  $\psi_{\mathbf{a},co}^{(i)}$  получается следующая система уравнений, записанная относительно  $U^{(i)}$ (a = 3, 4, 5, 6):

$$[A_{ra, co}^{(l)}] \cdot [U_a^{(l)}] = \left[ A_{r, co}^{(l)} - \sum_{k=7}^{n} \varphi_k^{(l)} A_{rk, co}^{(l)} \right] \cdot$$
(10)

где r = 1, 2, 3, 4 – индекс строки: a = 3, 4, 5, 6 – индекс столбия:

$$\begin{split} A_{1,ro}^{(0)} &= -\frac{1}{U_{1}^{(0)}} - \sum_{d=1}^{2} U_{d}^{(0)} A_{1d,ro}^{(0)}; \\ A_{k,ro}^{(0)} &= -\sum_{d=1}^{2} U_{d}^{(0)} A_{kd,ro}^{(0)}; \end{split}$$

$$A_{4,co}^{(0)} = \frac{1}{U_{*}^{(0)}} \cos \left( -\sum_{d=1}^{\infty} U_{*}^{(0)} A_{2d,co}^{(0)} \right)$$
$$A_{4,co}^{(0)} = \frac{1}{U_{*}^{(0)}} \sin \left( -\sum_{d=1}^{\infty} U_{d}^{(0)} A_{2d,co}^{(0)} \right)$$

Принимая обобщенный индекс, можно записать следующие выражения коэффициентов, входящих в уравнения (10).

$$\begin{aligned} \mathcal{A}_{1l,co}^{(i)} &= \mathbf{a}_{1l}\cos\psi_{l,co}^{(i)} + \hat{\mathbf{p}}_{1l}\sin\psi_{l,co}^{(i)};\\ \mathcal{A}_{2l,co}^{(i)} &= -\hat{\mathbf{p}}_{1l}\cos\psi_{l,co}^{(i)} + \mathbf{a}_{1l}\sin\psi_{l,co}^{(i)};\\ \mathcal{A}_{3l,co}^{(i)} &= \mathbf{a}_{2l}\cos\psi_{l,co}^{(i)} + \hat{\mathbf{s}}_{2l}\sin\psi_{l,co}^{(i)};\\ \mathcal{A}_{3l,co}^{(i)} &= -\hat{\mathbf{s}}_{2l}\cos\psi_{l,co}^{(i)} + \hat{\mathbf{s}}_{2l}\sin\psi_{l,co}^{(i)};\\ \end{aligned}$$

The  $f = a, d, k; a = 3, 4, 5, 6; d = 1, 2; k = 7, \dots$ 

 $\omega_1 = 0$  со дополнительный индекс. указывающий на го, что в данной петви расчета используются значения  $\phi^{(n)}_{k-sl}$  а не  $\phi^{(n)}_{k-sl}$ , взятые согласно (8);  $U_1^0: U_2$  – заданные напряжения.

Решение системы уравнении (10) относительно U<sup>(n)</sup> запишем в слелующем виде

$$U_{a}^{(l)} = \sum_{r=1}^{4} \frac{1}{\Delta} \Delta_{rd} (-1)^{r+a} \bigg( A_{r,rn}^{(l)} - \sum_{k=\tau}^{a} U_{r}^{(l)} A_{rk,rn}^{(l)} \bigg).$$
(11)

гле △ — определитель матрицы. [Ана. co]:

- минор указанного определителя, соответствующий элементу А<sup>(0)</sup> А<sup>(0)</sup> со:
  - a = 3, 4, 5, 6.

Выражение (11) может быть представлено и в следующей форме

$$U_{k=7}^{a} = R_{k=7}^{a} B_{ak, co}^{(i)} U_{k}^{(i)}.$$
(11)

6) Путем подстановки в систему (4<sub>4</sub>) выражения  $U_{a}^{(l)}$ , взятых огласно (11<sub>1</sub>), получаются следующие уравнения, необходимые для расчета *1*-го приближения к искомым напряжениям пар зажимов многополюсника:

$$\lambda_{k,m}^{(0)} = U_{k}^{(0)} N_{k,m}^{(0)} + \sum_{k=1}^{n} U_{k}^{(0)} H_{kk,m}^{(0)} + U_{k}^{(0)} \sum_{k=2}^{n} U_{k}^{(0)} G_{kk,m}^{(0)} + \sum_{k=2}^{n} \sum_{k=1}^{n} U_{k}^{(1)} U_{k}^{(0)} x_{kk,m}^{(0)} ,$$
(12)

$$G_{M,core}^{(0)} = \frac{2}{a_{-1}} U^{(0)} R^{(0)}_{m} A^{(0)}_{m,co} = \sum_{n=3}^{6} R^{(0)}_{n} R^{(0)}_{m} A^{(0)}_{m,con}$$

$$rge m = 3, 4, 5, 6;$$

$$npu h = 5, 6, 7, 8$$

$$sin 2^{(0)}_{m,co} \sum_{d \neq 1} U^{(0)}_{d} R^{(0)}_{m} C^{(0)}_{m,co} = \sum_{n=3}^{6} R^{(0)}_{m,n,m}$$

$$rge m = 3, 4, 5, 6;$$

$$npu h = n - 1, n, \dots n + 2 \cos 5^{(0)}_{m,co}, rge m = 7, \dots n;$$

$$npu h = n + 3, \dots 2n - 4 - \sin 2^{(0)}_{m,co}, rge m = 7, \dots n;$$

$$npu h = n - 1, n, \dots n + 2 \sum_{d=1} U^{(0)}_{d} A^{(0)}_{m,co}, rge m = 7, \dots n;$$

$$npu h = n - 1, n, \dots n + 2 \sum_{d=1} U^{(0)}_{d} A^{(0)}_{m,co} + \sum_{n=3}^{6} R^{(0)}_{n} A^{(0)}_{m,co}, rge m = 7, \dots n;$$

$$npu h = n - 1, n, \dots n + 2 \sum_{d=1}^{2} U^{(0)}_{d} A^{(0)}_{m,co} + \sum_{n=3}^{6} R^{(0)}_{n} A^{(0)}_{m,co}, rge m = 7, \dots n;$$

$$npu h = n - 1, n, \dots n + 2 \sum_{d=1}^{2} U^{(0)}_{d} A^{(0)}_{m,co} + \sum_{n=3}^{6} R^{(0)}_{n} C^{(0)}_{m,co}, rge m = 7, \dots n;$$

$$npu h = n - 1, n, \dots n + 2 \sum_{d=1}^{2} U^{(0)}_{d} A^{(0)}_{m,co} + \sum_{n=3}^{6} R^{(0)}_{n} C^{(0)}_{m,co}, rge m = 7, \dots n;$$

$$npu h = 1, 2, 3, 4 P^{(0)}_{d} A^{(0)}_{m,co}, rge m = 3, 4, 5, 6;$$

$$npu h = 5, 6, 7, 8 \text{ взавмен } A \text{ берутся } C \text{ с теми же пилексами, ap; h = n - 1, a, \dots n + 2 A^{(0)}_{m,co} + \sum_{d=1}^{6} B^{(0)}_{m,co}, rge m = 7, \dots n;$$

$$npu h = 1, 2 \dots 2n - 4;$$

$$npu h = n + 3, \dots 2n - 4, \text{ изамен } A \text{ берутся } C \text{ с теми же пилексами, ap; h = n - 1, a, \dots n + 2 A^{(0)}_{m,co} + \sum_{d=1}^{6} B^{(0)}_{m,co}, rge m = 7, \dots n;$$

$$npu h = 1, 2, 3, 4 A^{(0)}_{m,co} \dots n + \sum_{d=1}^{6} B^{(0)}_{m,co}, rge m = 7, \dots n;$$

$$npu h = n + 3, \dots 2n - 4, \text{ изамен } A \text{ берутся } C \text{ с теми же пилексами, ap; h = n + 1, \dots 2n - 4, maxen A \text{ берутся } C \text{ с теми же индексами, ap; h = n - 1, \dots 2n - 4.$$

Коэффициенты А и С, иходящие в эти уравнения, выражаются гак:

$$A_{mx, co} = \alpha_{mx} \cos \psi_{x, co} + \beta_{mx} \sin \psi_{x, co};$$
  
$$= -\beta_{mx} \cos \psi_{x, co} + \alpha_{mx} \sin \psi_{x, co}, \qquad (12)$$

rae x = a, d, k

Таким образом, система (12) состоит из 2n - 4 уравнений є исизвестными нида  $U_k$  и  $U_e^{(i)}$ где  $k, m = 7, \cdots n$ .

В частном случае, при  $\mu = 10$ , число уравнений (12) равно 16, а число неизвестных вида  $U_k U_m$  равно 14, а именно:  $U_7$ ;  $U_8$ ;  $U_8$  $U_{10}$ ;  $U_7 \cdot U_8$ ,  $U_7 \cdot U_9$ ;  $U_7 \cdot U_{10}$ ;  $U_8 \cdot U_8$ ;  $U_8 \cdot U_{10}$ ;  $U_9 \cdot U_{10}$ ;  $U_7$ ;  $U_8^2$ ;  $U_9^2$ ;  $U_{10}$ .

При n = 7, 8, 9 система (12) содержит, соответственно, 10, 12 и 14 уравнений, а число неизвестных равно 2, 5, 9. Таким образомчисло располагаемых уравнений оказывается больше числя искомых величин вида  $U_1^{(n)}$  и  $U_k^{(n)}$   $U_{-}^{(n)}$  Для обеспечения быстроты сходимости предлагается из располагаемого состава уравнений выделить иссколько групп (две-для случаев n = 9, 10; три – для случая n = 8 и пять – для случая n = 7) таким образом, чтобы каждое из располагаемых уравнений входило хотя бы в одну из образуемых групп. Это позволяет получить ряд значений для каждого из искомых величин  $U_k^{(n)}$ , которые, в свою очередь, могут быть использованы для вахождения некоторых средних значений каждого из  $U_k$ .

Так например, в случае n = 10, путем решения первых 14 уравнений, из числа 16 располагаемых, системы (12) можно найти по пять значений для каждого из  $U_k^{(1)}$ , где  $k = 7, 8, 9, 10, \tau, e.U_k$ ;  $V(U_k^*)$ ;

 $\frac{1}{1} \frac{1}{(U_m^2)'}$  (k. m = 7, 8, 9, 10, k = m). Путем решения последних 14

$$U_{k,2} + 1 (U_{k}^{2})^{n}; \qquad \frac{U_{k} U_{m}}{+V(U_{m}^{2})} \quad (k, m = 7, 8, 9, 10; k \neq m)$$

Из полученных 10 значений U, может быть найдено некоторое среднее значение, няпример.

$$UT_{m} = \frac{1}{10} \left( U_{h}^{'} + V_{I} \overline{U_{h}^{*}} + \sum_{\substack{k=m \\ h=m}}^{n} \frac{U_{h}U_{h}}{V_{I} \overline{U_{m}^{*}}} + U_{h} + V_{I} \overline{U_{h}^{*}} \right)$$

$$= \sum_{k=m}^{n} \frac{U_{h}U_{h}}{V(\overline{U_{m}^{*}})''} \right).$$
(13)

Наиленны рассматриваются в качество одного из нозможных приближений к искомым U<sub>k</sub>. Очевидно, при определении U<sub>k</sub> и обязательно учитывать все слагаемые, входящие в выражение вида (13). Второе из возможных приближений получается по такой же схеме расчета, но в качестве исходной информации используются, как было отмечено выше, не а величина

Таким путем вторая ветвь рясчета, основляная на  $\mathcal{Y}_{k,M}^{(i)}$ , приведет к значениям  $U_{k,M}^{(i)}$ , или +  $\mathcal{V}_{k,M}$ .

Вопрос выбора одного из значений  $U_{k}^{(l)}$ , т.е  $U_{k,m}^{(l)}$  или  $U_{k}$  вкачестве расчетной величины *i*-го приближения к искомым  $U_{k}$ , может быть решен по признаку наименьшей алгебранческой суммы их отклонения от величины  $U_{k}^{(l-1)}$ , т. с. соответствующего расчетного  $U_{k}$  предшествовавшего i-1-го приближения например,

$$S_{k,co}^{(0)} = \sum_{k=1}^{\infty} (U_{k,co}^{(l-1)} - U_{k,co}^{(l)} \text{ сля } S_{k-1}^{(l)} - \sum_{k=1}^{\infty} (U_{k-1}^{(l-1)} - U_{k-1}^{(l)})$$
(14)

Принятия величина  $U_k$  используется для расчетов последующего i = 1-го приближения к искомым  $\psi_k$ , т. е. для расчетов  $\psi_k^{-1}$ .

# Последнее приближение к искомым U и 🦣

Одним из критернев для принятия решения о прекращении расчета может быть использована величина допустимой суммы абсолютной погрешности в определении модулей напряжения всех пар зажимов многополюсника в двух последовательных шагах приближений, а именно,

$$\delta_{u} \leqslant \sum_{k=1}^{i} |U_{k}^{(i)}| = U_{k}^{(i-1)}$$
 (15)

гле э- индекс последнего шага итерации:

о<sub>н</sub> заданная погрешность в определении U.g.

k --- индекс пар зажимов многополюсника.

Проиллюстрируем предлагаемый алгоритм примером числового расчета U<sub>k</sub>,

Пример. Задана схема замещения системы, показанная на рис. 7,17 широко известной работы П. С. Жланова [1]. Параметры эквивалентного шестиполюсника, определенные по методике [2] с использованием исходных У-параметров указанной схемы замещения, оказались тледующими:

km	31	12	13	22	23	33
Nam	1,2290	0,5483	0,5054	1,9810	0,9741	2,2510
	85''29'	-78*42*		80°481	-82:37	74 35 .

Заданы также следующие величины активных (P) и реактивных (Q) мошностей источников э.д.с. подключенных к указанному шестиполюснику: Гребуется определить модули  $\{U_k\}$  и аргументы  $\{\Phi_k\}$  комплексных напряжений, возникающих на зажимах указанного 6-полюсника и установившемся его режиме, Пользуясь изложениой методикой радчега, принимаем  $\Phi_1 = 0$ . В качестве нулевого приближения к искомым  $U_k$  примем пекоторые L отличающиеся от истинных значений  $U_k$  в пределах  $10^0/_0$ , а именно:  $U_t^{10} = 1.1$  (против  $U_1 = 1,24$ ); 1.34 (против  $U_2 = 1.24$ ) и = 1,20 (против  $U_3 = 1,175$ ).

 а. Первое приближение к искомым ф. Подстановкой принятых вслични U<sub>k</sub><sup>(1)</sup> в уравнения вида (6) получаются следующие уравнения относительно неизвестных соз и sin ф<sup>(1)</sup><sub>k,s</sub>.

 $0,3257=0,1607\cos\phi_{2,c}^{(1)}-0,8014\sin^{-1}+0,0513\cos\phi_{3,c}^{(0)}-0,7209\sin\phi_{1,c}^{(1)}$ 

1,1493=0,8044 cos  $\psi_2^{(1)} = 0.1607 \sin \psi_{2,s}^{(1)} + 07209 \cos \psi_3^{(1)} + 0.0513 \sin \psi_{2,s}^{(1)}$ 

 $= 0,1607 = -0,2954\cos \left(\frac{10}{2} + 2,8379\sin \frac{10}{2} + 0,2214\cos \frac{10}{2} - 1,7079\sin \frac{10}{2}\right)$ 

 $-0.8644 = -2.8379 \cos \frac{10}{2} - 0.2954 \sin \frac{10}{2} + 1.7079 \cos \frac{10}{2} + 0.2214 \sin \frac{10}{2}$ 

Решение этой системы дает:  $\cos \phi_{1,c}^{(1)} = 0,7567 \sin \phi_{2}^{(1)}, -0.1052 \cos \phi_{3,c}^{(1)} = 0,7815$  и sin  $\phi_{2}^{(1)} = -0,1102$ .

Подстановкой  $U_{\kappa}^{(1)}$  в уравнения вида (7) получается система и: четырех уравнений, в которой первыми двумя служат последние две уравнения вышеприведенной системы, при условии замены индексов на *сс*, а *s* пл *ss*, а двумя другими уравнениями – следующие.

 $-0.0513 = 0.2214 \cos \left(-1.7079 \sin \left(-0.0746 \cos \frac{10}{36} + 2.8224 \sin \frac{10}{36}\right)\right) - 0.7209 = 1.7079 \cos \frac{10}{22.66} + 0.2214 \sin \left(-2.8224 \cos \frac{10}{36.66} + 0.0746 \sin \frac{10}{36}\right)$ 

Решение полученной системы янла (7) дает:  $\cos \psi_{2,cc}^{(1)} = 0,6750 \sin \frac{1}{2} = -0,1416; \cos \psi_{3,cs}^{(1)} = 6480; \sin \psi_{3,cs}^{(1)} = -0,1739.$ 

Далее пользуясь выражением (8) путем усреднения полученных ныше пеличин созф и sin ф находим:

 $\cos \phi_{2,co} = 0.7158 \sin \phi_{2,ci} = -0.1234 \cos \phi_{3,co} = 0.7147 \sin \phi_{1,co} = 0.1420.$ 

По этим значенням находятся величины углов сипусной ветви  $\Phi_{2,co}^{(1)} = -7^{\circ}05$ ,  $\psi_{2,al}^{(1)} = -8$  10 и косинусной ветви  $\Phi_{2,co}^{(1)} = -44^{\circ}17$ .

Ниже приводится вствь расчета, соответствующая величинам фал.

п. Первос приближение к искомы и  $U_k$ . Путем полстановки  $\psi_{k,l}^{(1)}$  в уравнения вида (9) получается следующая система, решение которой дает первые приближения  $U_k^{(4)}$ .  $U_m^{(4)}$ , где k, m = 1, 2, 3.

1,4684  $U_1^{(0)}U_1^{(0)} = 0,3151 \ U_1^{(0)}U_2^{(0)} = 0,3814 \ U_1^{(0)}U_3^{(1)} = 1$ 

 $-1.6615 U_1^{(1)} U_1^{(1)} + 0.9378 \upsilon_1^{(1)} \upsilon_2^{(1)} + 0.8283 U_1^{(2)} \upsilon_3^{(1)} = 0$ 

 $-0,2343 U_1^{(1)}U_2^{(1)} + 1.1611 U_2^{(1)}U_4^{(1)} - 0,3620 U_2^{(1)}U_3^{(1)} = 0.9923$ 

 $0,4029 \ U_1^{(1)} \ U_2^{(1)} = 1.2196 \ U_2^{(1)} \ U_2^{(1)} = 0.7447 \ U_2^{(1)} \ U_2^{(1)} = 0.1234$ 

 $-0.2466 U_1^{(1)} U_3^{(1)} - 0.3575 U_3^{(1)} U_3^{(1)} - 1.3532 U_3^{(1)} U_3^{(1)} = 0.9899$ 

0,3158  $U_1^{(1)}U_3^{(1)} \models 0,9841 U_2^{(1)}U_3^{(1)} = -1,1637 U_3^{(1)}U_3^{(1)} = -0,1420$ Решением этой системы служат:

 $U_1^{(1)} U_1^{(1)} = 1.1381 \quad U_2^{(1)} U_2^{(1)} = 1.7562 \quad U_3^{(1)} U_3^{(1)} = 1.2663$  $U_4^{(1)} U_2^{(1)} = 1.7093 \quad U_1^{(1)} U_3^{(1)} = 0.3475 \quad U_2^{(1)} U_3^{(1)} = 1.7853.$ 

В качестве расчетных принимаются величины  $1 = U_k^{(1)} U_k^{(2)}$ , как наиболее близкие к  $U_k^{(0)}$ , т. с.

 $U_1^{(1)} = 1,0668; \ U_2^{(1)} = 1,3252 \ U_3^{(1)} = 1,1253.$ 

в. Последующие приближения к искомым U<sub>k</sub> и получаются аналогичным способом. Ниже в табличной форме приводятся резульгаты полученных приближений U<sup>(n)</sup><sub>k</sub> и b<sup>(n)</sup><sub>k</sub>.

1	0	I	3	10	20	= 27
¥2. 11-	-	-7 05	3 -18	1 53	1135	1 30
$\psi^{(i)}_{2,st}$	—	-8°10'	- 5°21'	-4-11	- 4-14'	
$U_1^{(j)} =$	1,10	1,0668	1,1656	1,2292	1,2383	1,2404
$U_2^{(0)} =$	1,36	1,3252	1,2828	<b>1</b> ,2512	1,2428	1,2403
U <sub>3</sub> <sup>(1)</sup>	1,30	1,1253	1,1477	1,1640	1,1719	1,1747

В 2-ом столбие приводятся истинные значения U<sub>k</sub> и b<sub>b</sub>, удовлетворяющие уравнениям (1).

Изложенная выше методика расчета комплексных напряжений пар зажимов многонолюсника обладает тем недостатком, что процесс последовательных приближений к истинным значениям оказывается относительно медленным. В следующем сообщении автора будет изложен способ ускорения этого процесса. Применение последнего позволило, например получить решения ряссмотренной выше задачи при з = 11.

**ЕNННка** 

Ноступило 10.1N 1964

#### Г. Т. Алоня

#### 2 8, 119-04-5

# видиненные зыпарезарод од лисцина преверне

Քազմաբևևռակի զույց բևևռների կոմպլերս լարումների նաշվումը, ըստ ճրան միացված ենհրգիայի աղբյուրի արված տկտիվ և ռևակտիվ ճղորությունների

Ամփոփում

Տրվում են թագմարհեռակի պարամետրները ( ) է <sub>Չետ</sub>), նրա սեղմակներին միացված աղբյուրների ակտիվ ( P<sub>m</sub>) և ռեակտիվ ( Q<sub>m</sub>) հզորությունների։ Պահանջվում է որոշել բաղմարհեռակի սեզմակների կոմպլերս լարումների մոգուլներն (U) ու արդումենտները (Կ)։ Թվարկած մեծաթկունների միջն եղած կտիսումը որոշող հավասարումներն ունեն (1) տեսըը։

Ասաջարկվող հաշվման միքեորը հանդիսանում է իտերատիվ և հիճնվում հավասարումների մի սիստեմի լուծունների հաջորդական օդտադործման վրա, որպես նախնական տվյալներ հավասարումների երկրորդ սիստեմի լածման համար, և հակառակը։

Հոդվածում ընթվամ է խկալին հաշվման օրինակ. մեկ վեցրենոակի համար։

#### Л ИТЕРАТУРА

1 Эканнов П. С. Устончивость элек:рических систем Посэпертовадат, 1948.

З Обиц Г. Т. К теорци и методам расчета многоволютника. Известия АН Армянской ССР: серия ТН. № 5, 1964.

# ՀԱՅԿԱԿԱՆ ՍՍՌ ԴԻՏՈՒԹՅՈՒՆՆԵՐԻ ԱԿԱԳԵՄԻԱՅԻ ՏԵՂԵԿԱԳԻՐ НЗВЕСТИЯ АКАДЕМИИ НАУК АРМЯНСКОЙ ССР

Shieldputput abmorp alobe

XVII. № 6, 1964 Серия технических наук

энергетика

### Γ Α ΑЙΡΑΗΕΤЯΗ

# УРАВНЕНИЯ СИНХРОННОГО ГЕНЕРАТОРА С ЛЕМПФЕРНЫМИ КОНТУРАМИ ДЛЯ РАСЧЕТА ЭЛЕКТРОМЕХАНИЧЕСКИХ ПЕРЕХОЛНЫХ ПРОЦЕССОВ В ЭНЕРГОСИСТЕМАХ

Для неследования режимов сложных энергосистем с номощью современных вычислительных жашин требуется подробное описание процессов в различных элементах энергосистемы при помощи влгебранческих и дифференциальных уравнений. Как известно, нироко распространенной формой записи уравнений синхрочной машины являются уравнения, полученные потем преобразования переменных фазовых величии в величины осеб d. q. О, известные под названием уравнений Парка-Горева [1]. Принятие ряда допущений позволяет упростить указанную систему уравнений. Во многих случаях оказывается достаточным и удобным запись уравнений для комплексных величии. напряжений и токов. Так например, для машины без демиферных обмоток известны следующие уравнения переходных процессов [2]

$$E_{gr} = E_{g} - T_{ds} \frac{dE_{g}}{dt}$$

$$E_{g} - E_{g} + T_{ds} \frac{dE_{g}}{dt}$$

$$T_{\pi} \frac{d\Omega_{g}}{dt} = P_{\pi} - P_{\pi}$$
(1)

Здесь и в дальненшем приняты следующие условные обознакения

I-ток статора; U-напряжение шин генератора; E-э.д.с.; X — релктивное сопротивление: T — постоянная времени контура; Ф — потокосцепление: 6 — угол сланга ротора; Р — активная мощность: р – знак дифференцирования; АІ – время одного шага расчета.

Индексы внизу: а - контур статора; f - контур возбуждения; 1 - демиферный контур: и и д - продольная и поперечная оси; 1-турбина; — электрическая: с от прилужденного тока возбуждения; с - без учета влияния демиферной обмотки на статор; 0 - при разомкнутом статоре.

Индексы вверху: - переходное значение; - сисрхпереходное зивчение

Уравнения (1) базяруются на требованнях: мгновенного изменения потокоспериления статора, неучета активного сопротивления стого-Fra Cans 2 TH 26 6

### Г. А. Айранетян

ра и неучета изменения величины синхронной скорости при определении э.д.с. вращения. Как известно, большой круг задач по исследонаниям электромеханических переходных процессов удовлетворяет этим требованиям. Весьма важно сохрапить такую форму записи уравнений для машин с демпфериыми контурами, так как дополнительный учет асинхронного момента в сложных системах встречает затруднения. Такую форму уравнений удалось получить из уравнений Парка-Горева при принятии помимо вышеуказанных допущений, еще допущения, заключающегося в пренебрежении влиянием переходного процесса обмотки возбуждения на переходный процесс в демпферной обмотке, имея в виду, что постоянная времени обмотки возбуждения значительно больше постоянной времени демпферной обмотки.

Ниже приводится полученияя система уравнений, описывающая лереходные процессы синхронного генератора с демпферными контурами по обеим осям.

$$E_{qc} = E_{qc} + (E_{qc} - U_q) \xrightarrow{X - X}_{X_d}$$

$$E_q = E_q + (E_q - U_q) \xrightarrow{X - X}_{X_d}$$

$$E_d = E_d + (E_d - U_d) \xrightarrow{X - X}_{X_d}$$

$$E_{qc} = E_q + T_{do} \xrightarrow{dE}_{dt}$$

$$U = E_d + T_{q0} \xrightarrow{dE_d}_{dt}$$

$$U = E_d + T_{q0} \xrightarrow{dE_d}_{dt}$$

Для вывола такой формы уравнений воспользуемся выражением фиктивной э.д.с. за сверхпереходными продольными и поперечными реактивными сопротивлениями машины, описанные согласно [2] через потокосцепления и собственные и взаимные сопротивления ковтуров:

$$E = \frac{\hat{\gamma}_{fd} (X_{11d}, X_{atd} - X_{f1d}, X_{atd}) + \hat{\varphi}_{1d} (X_{efd}, X_{atd} - X_{f1d}, X_{atd})}{X_{ffd} X_{11d} - X_{f1d}^2}; \quad (3)$$

$$E_d = -\frac{X_{dig}}{X_{1ig}} \, .$$

Далее можно записать следующие уравнения для напряжений:

 $U_d = E_d - I_d X_d \tag{4}$  $U_d = E_d + I_d X_d. \tag{5}$ 

(23)

Из совместного решения уравнений, определяющих потокосцепление контуроя

$$l_d = l_d X_{a1d} + l_{1d} X_{a1d} - l_d X_{di}$$
(6)

$$= i_d X_{ffd} + i_{1d} X_{f1d} - I X_{afc},$$
 (7)

нмеем

$$\psi_d = -\frac{X_{afd}}{X_{ffd}} + i_{1d} \left( X_{a1d} - \frac{X_{f1d} \cdot X_{afd}}{X_{ffd}} \right) - I_d \left( X_d - \frac{X_{afd}}{X_f} \right). \tag{8}$$

Входящий в это выражение первый член аналогичен э.д.с. за переходным сопротивлением машины без демиферных обмоток. В данном случае он выражает э.д.с. машины без учета влияния демиферных обмоток на статор

$$\psi_{fd} \frac{X_{a}}{X_{ffd}} = E'_{qv}.$$
(9)

Имея в виду также равенство

$$I_d\left(X_d - \frac{X_{d+1}}{X_{d+1}}\right) = I_d X_d \tag{10}$$

можно записать для ногокосцепления по оси d

$$\Phi_{d} = E'_{qr} - I_{d} X_{d} + i_{1d} \left( \frac{X_{a1d} X_{f1d} - X_{f1d} X_{add}}{X_{f1d}} \right); \tag{11}$$

потокосцепление по оси q

$$\Psi_q = I \quad X_{a1q} - I_q X_q. \tag{12}$$

Принятые ранее допущения означали:

$$U_d = -\psi_q; \tag{13}$$

$$U_{q} = q_{4}$$
 (14)

Тогда для осн d, в силу (4) и (11), получим:

$$E_{q}^{*} = E_{qc}^{'} - I_{d} \left( X_{d}^{'} - X_{d}^{*} \right) + I_{dd} \left( \frac{X_{data} X_{f} \mu_{d}}{X_{f}} - \frac{X_{fbd} X_{dd}}{X_{f}} \right)$$
(15)

Из уравнения для продольного дем: ферного контура, составленного по второму закону Кирхгофа, имеем:

$$i_{1d} = -\frac{p^{\psi_{1d}}}{R_{1d}}.$$
 (16)

Далее из (3) определим значение фіа

$$\frac{\sum (X_{ijd} X_{aid} - X_{jid}) - \sum (X_{iid} X_{ajd} - X_{fid} X_{aid})}{X_{ijd} X_{aid} - X_{jid} X_{ajd}}$$
(17)

Откуда

$$p\psi_{1d} = pE_{q} \frac{X_{ffd} X_{11d} - X_{f1d}}{X_{ffd} X_{a1d} - X_{f1d} X_{afd}} - p\psi_{1d} \frac{X_{11d} X_{afd} - X_{f1d} X_{a1d}}{X_{ffd} X_{afd} - X_{f1d} X_{afd}} \cdot (18)$$

Пренебрегая влиянием перехолного процесса обмотки возбуждения на переходный роцесс и демпферной обмотке, приравнивая нулю второе слагаемое правой части (18), находим:

$$P_{int} = \rho E_{i} \frac{X_{f \ id} \ X_{11d} - X_{1id}}{X_{f \ fd} \ X_{a1d} - X_{f1d} \ X_{afd}}, \tag{19}$$

Теперь занишем выражение (15) с учетом (16) и (19)

$$E_{q}^{*} = E_{qc}^{*} - I_{d}(X_{d}^{*} - X_{d}^{*}) - \frac{pE_{q}}{R_{1d}} \left( \frac{X_{ffd} X_{ffd} - X_{ffd}}{X_{ffd}} \right) - E_{qc}^{*} - \frac{X_{fld}^{*} - \frac{X_{fld}^{*}}{X_{ffd}}}{R_{1d}}$$
(20)

Пользуясь выражением постоянной времени демпферной обмотки при разомкнутом статоре и замкнутой обмотке возбуждения

$$T_{d0} = \frac{X_{11d} - \frac{X_{11d}}{X_{1fd}}}{R_{1d}}$$
, rac  $T_{do} = T_d \frac{X_d}{X_d}$ .

получим

$$E_{g} = E_{gc} - I_{d} \left( X_{d} - X_{d} \right) - p \ E_{d} \ T_{d0}. \tag{21}$$

Заметим, что значение  $E_{qc}$  в (21) соответствует машине без демпферных обмоток и следовательно определяется уравнением (1). В (21)  $E_{qc}$  для демпферной обмотки по оси d, может рассматриваться, как стационарное значение э.д.с. за переходным сопротивлением, учитывающей стационарный и свободный токи обмотки возбуждения (аналогично  $E_{qc}$  в (1).

При учете свободных токов в демпферной обмотке для э.д.с. за переходным сопротивлением воспользуемся общепринятым обозначением  $E_{g}$ . Тогда, учтя равенство

$$E_q = E_q + I_d \left( X_d - X_d \right) \tag{22}$$

нместо (21) можно написать

$$E_{qc} = E_q + T_{d0} \frac{lE_q}{dt}.$$
 (23)

что аналогично (1).

Здесь Еде определяется из уравнения

$$E_{cr} = E_{qc} + T_{d0} \frac{dE_{qc}}{dt}.$$
 (24)

Из такого рассмотрения процесса вытекает практически важный вывод, заключающийся в возможности приближенного учета работы регуляторов напряжения и переходных процессов в роторе поддержаимем постоянным значения  $E_{qr}$  с учетом процессов в демиферных обмотках.

Выражение аналогичное (23) может быть получено при рассмотрении обмотки оси *q*. Для этого в силу (5) и (13) получим:

 $= E_{q} = -I_{q} (X_{q} - X_{q}) + i_{1q} X_{alg}, \qquad (25)$ 

Замения 4 выражением, аналогичным (16), получим:

$$-E_{a}^{*} = -I_{q} (X_{u} - X_{q}^{*}) - p \in \frac{X_{a}}{R_{1q}}$$
 (26)

Используя значение постоянной времени демиферной обмотки по поперечной оси при замкнутом статоре

$$T_{q0} = \frac{X_{11q}}{R_{10}}$$

получим

$$-E_{d}^{'} = -I_{q} \left( X_{q} - X_{q}^{'} \right) - P m_{r} T_{ro}^{'} \frac{X_{rag}}{X_{rag}}, \qquad (27)$$

Известно из [2], что

$$\psi_{1q} \frac{X_{n1q}}{X_{n1q}} = E_{0}$$

Тогла

$$E_{d} = -I_{q} \left( X_{q} - X_{q} \right) + T_{q0} \frac{dE_{d}}{dt}$$
 (28)

Учитывая гакже, что

$$E_{d} = I_{d} (X_{d} - X_{d}) = E_{d}, \qquad (29)$$

окончательно аналогично (23) и (24) запишем

$$0 = E_d + T_{q0} - \frac{dE_d}{dt} . (30)$$

Решение в конечных разностях уравнений (24), (23) и (30) имеет соответственно вил:

$$\Delta E_{ac} = \frac{E_{ac} - E_{ac}}{T_{d0}} \Delta t. \tag{41}$$

$$\Delta E'_{*} = \frac{E'_{*} - E'_{*}}{T_{*}} \Delta t; \qquad (32)$$

$$\Delta \vec{F_d} = \frac{-F_d}{T_{d0}} \Delta t. \tag{33}$$

Для повышения точности расчета здесь может быть использовано увеличение постоянных времени на прелложенное Кимбарком [3]

$$\Delta E_{qc}' = \frac{E_{dc} \left( t + \frac{\Delta t}{2} \right) - E_{qc}}{T_{d0} + \left( \frac{E_{qc}}{E_{q}'} \right) \frac{\Delta t}{2}} \Delta t; \qquad (34)$$

$$\Delta E_{q}^{'} = \frac{E_{qc}\left(t + \frac{\Delta t}{2}\right) - E_{q}}{T_{d0}^{'} + \left(\frac{E_{q}^{'}}{E_{q}^{'}}\right)\frac{\Delta t}{2}} \Delta t; \qquad (35)$$

$$\Delta E_d^* = - \frac{E_d}{T_{d0}^* + \left(\frac{E_d}{E_d^*}\right)\frac{\Delta t}{2}} \Delta t.$$
(36)

21

Таким образом, оказываются известными уравнениями, описынающие переходные процессы в машине с демпферными обмотками, выраженные через э.д.с. за сверхпереходными сопротивлениями по обеим осям. Такая форма записи уравнений удобна при исследовании многогенераторных схем замещения энергосистем на автоматизированных моделях сетей переменного тока и на цифровых яычислительных машинах.

Применяемые в пастоящее время уравнения с такими допущениями, основанные на принципе наложения мощностей, удобны при рассмотрении работы генерагора на шины бесконечной мошности. Применение этих уравнений для многогенераторных схем замещения требует дополнительных допущений и значительно осложияет расчетные выряжения.

АрмНИИЭ

Поступило 7 VII 1964

#### W. H. TROPRADSSILL

# ԳԵՄՊՖԵՐԱՅԻՆ ՇՐՋԱԳԾԵՔՈՎ ՍԻՆԵՐՈՆ ԳԵՆԵՐԱՏՈՐԻ ՀԱՎԱՑԱՐՈՒՄՆԵՐԸ ԼՆԵՐԳՈՍԻՍՏԵՄՆԵՐՈՒՄ ԼԼԵՆՏՐԱՄԵԽԱՆԻԿԱԿԱՆ ԱՆՑՈՂԻԿ ՊՐՈՑԵՍՆԵՐԸ ՀԱՇՎԵԼՈՒ ՀԱԾԱՐ

#### Ամփոփում

Հողվածում թերված է ղեմպֆերային շրջադծերով սինիդոն զեներատորի հավասարումների սիստեմ, որը հարմար է ժամանակակից հաշվիչ մեջենաների օգնությամբ անցողիկ պրոցեմների հաշվման և ասումնասիրության համար։

Հավասարունները դուլու բերելիս, բացի այն, որ հաչվի չի առնվում ստատորի ակտիվ դեմադրությունը, սիներոն արադության մեծություն փոփոխությունը պատման Էնքքի-ի որոշման մամանուկ, արհամարհված է դրդոման փախույքի անցողիկ արոցեսի ազդեցությունը դեմադներային փաթույթի անցողիկ պրոդեսի վրաս

ծրված է նահ զհնհրատորի հավասարումների սիստեմի լուծումը վերջավոր տարրերություններով։ Հաշվոնն ճշառեցիան բարձրացման համար ողտադործվում է Կիմբարկի կողմից առաջարկված մեթոդը ժամանակի հաստատունի մեծացումը <u>At</u> Հոդվածում բերված հավասարումների դրառման ծեր հարմար է Լներդոսիստեքների բազմագեներատորային փոխարինման սխեմաների տատճասիրման համար՝ փոփոխական հոստնըի ավառմատացված մարեյների և թվային հաշվել մերենաների վրայ

- 1. Горна А. А. Переходные процессы синтроннов машины, Госэнерговидат, 1950.
- Лебедев С. А., Жданов П. С. Устойчивость нараллельной работы электрических систем. Госянергонадат. 1934.
- Кимбарк Э. Снихронные машины и устойчивость энергетических систем, Госанергоиздат, 1957.

22

«Кравиций артогр. аверна XVII. № 6, 1964 Сория технических илук

приборостроение

### **Д. О. АВЕТИСЯН**

# ИССЛЕДОВАНИЕ ЧАСТОТНЫХ ХАРАКТЕРИСТИК РЕГУЛЯТОРОВ НА БАЗЕ ПРИБОРОВ ПРЯМОГО ИЗМЕРЕНИЯ

Нами разработан электрический пропорционально-интегральноифференциальный (ПИД) регулятор на базе приборов прямого измерения. Новын тип регулятора отличается от существующих простотой в изготовлении и удобством обслуживания в процессе эксплуатации. Регулятор может быть шпроко использован для автоматизации различных технологических процессов в металлургической, химической, текстильной, нефтяной промышленностях, а также в ряде процессов производства пластмасс и синтетических смол. В огличие от существующих регуляторов, этот регулятор способен формировать законы регулирования в относительно узком спектре средних частот. В статье произведен анализ амплитудно-фазовой характеристики этого регулятора и определены частоты, при которых векторы амплитудно-фазовой характеристики регулятора на базе прибора прямого измерения совпадают с векторами амплитудно-фазовой характеристики идеального регулятора.

### Описание работы и вывод передаточной функции регулятора

В основу схемы регулирующего устройства положена идея возможности получения на базе измерительного прибора так называемого гальванометрического усилителя, представляющего собой совокупность измерительного прибора и фотоэлектрического преобразователя.

Введение в подобный усилитель функциональной отрицательной обратной связи. Охватывающей измерительную цень, позволило создать регулятор с несьмя ценными свойствами, как например, независимость от изменения параметров элементов схемы и внешних влияний. Отсутствие гальванической связи между входом и выходом, относительно высокая чувствительность, формирование законов регулирования в достаточно широком днапазоне частот и, что является наиболее важным, простота схемы. На рис. 1 приводится принципиальная схема ПИД регулятора.

Здесь  $R_m$  — сопротивление измерительной рамки;  $W_1$  — число витков измерительной рамки;  $R_1$  — сопротивление рамки обратной свяии;  $W_2$  — число вигков рамки обратной связи;  $R_n$  — сопротивление нагрузки:  $R_n$  — фотосопрогивление. Работа регулирующего устройства заключяется в следующем: сигнал от датчика подается в измерительную рамку регулирующего устройства и стрелка прибора С получает соответствующее отклонение. При этом жестко укрепленный на цей



Рис. 1. Принциплания схема цид регулятора

флажок Ф перекрывает поток света, налающий на фотосопротивление, тем самым изменяя ток в цепи управления. Напряжение, пропорциональное гоку нагрузки регулирующего устройства, подается на вход формирующего звена, с выхода которого снимается сигнал обратной связи, подаваемый в обмотку обратной связи измерительного прибора.

На рис. 2 представлена структурная схема регулирующего устройства, построенного на базе приборов прямого измерения.



Рис, 2. Структурная схема регулятора.

Здесь  $K_{uv}(P) = \frac{\Delta I_{uv}(p)}{\Delta I_{uv}(p)}$  — передаточная функция регулирующего устройства при отключенной обратной связи:  $K_{obp}(p) = \frac{\Delta I_{p}p}{\Delta I_{uvv}(p)}$  — передаточная функция обратной связи:  $K_{v}(P) = \frac{\Delta I_{1}}{\Delta I_{1}}$  — масштабный коэффициент для приведеиня изменения гока  $\Delta I_{2}$  и канал действия входного тока. Передаточная функция  $K_{ax}$  (*P*) зависит от электрических, магнитных и механических параметров измерительного устройства. Учет всех чтих параметров связан с трудоемким расчетом, в связи с чем  $K_{axy}(P)$ определяется расчетно-экспериментальным путем. С этой целью спииается временная характеристика регулятора при отключенной обратной связи. Форма снятой характеристики (экспонента) дает право отнести ее к временной характеристике апериодического звена первого порядка. Как известно, апериодическое звено первого порядка характеризуется перелаточной функцией следующего вида:

$$K_{m}(P) = \frac{M_{m}(P)}{\Delta I_{m}(P)} - \frac{K_{m}}{1 + T_{0}P}, \qquad (1)$$

где К<sub>из.</sub> — отношение установнянихся значений выходной величины к входной:

То постоянная времени звена, равная отрезку прямой Хама.
 — Хуст., отсекаемого касательной к кривой переходного процесса и начале координат.

Передаточная функция Ком (р) зависно от параметров цени обратной связи, состоящей из комбинаций R—C цепочек. Пользуясь законами Кирхгофа, рассчитываем передяточную функцию обратной связи:

$$K_{\text{odp.}}(p) = \frac{\Delta I_{\pm}(p)}{\Delta I_{\text{max.}}(p)} = \frac{1}{AP + B + B}$$
(2)

где

$$A = (R_1 + qR_n - qR_n) + \frac{r}{qR_n}; \quad B = \frac{(R_1 + qR_n - qR_n)(c_1 + c_2)(R_2 + r)}{R_2 c_2 \cdot q \cdot R_n} + \frac{r}{qR_n}; \quad C = \frac{r + R_n}{R_2 \cdot c_2 \cdot q \cdot R_n}$$
(2a)

Здесь  $q = \frac{1}{R_{au}} - \kappa$ оэффициент, определяющий глубниу обратной связи Іобозначения см. на рис. 1).

Чтобы вывести передаточную функцию всего регулирующего устройства необходимо согласовать входные каналы в сумматор. Функцию согласования выполняет масштабное звено, приводящее изменение тока обратной связи в канал действия входного тока:

$$W_{2} \cdot \Delta I_{1} = W_{1} \cdot \Delta I_{1};$$
  
$$\Delta I_{1} = \Delta I_{1} \cdot \frac{R_{10}}{R_{10} - R_{p1}};$$

Отсюда определяется коэффициент масштябного звена:

$$R_{\rm sc} = \frac{\Delta I_1}{\Delta I_2} = \frac{R_{\rm sc} + R_{\rm pt}}{R_{\rm sc}} \cdot \frac{W_2}{W_2} \tag{3}$$

Передаточная функция замкнутого контура будет

Д. О. Аветисян

$$K_{py}(p) = \frac{K_{M3.}(p)}{1 + K_{W3}(p) \cdot K_{obp.}(p) \cdot K_{M}}$$
(4)

# Идеальный регулятор

Для идеального случая, когла  $K_{m_2}(p) = \infty$  в силу (2), (3) и (4) получим:

$$K_{mo.}(p) = \frac{\left(Ap + B + \frac{c}{p}\right)R_{w}}{(R_{w.} + R_{p1})} \cdot \frac{w_{s}}{w_{s}} \cdot (5)$$

Сопоставляя уравнение (5) с уравнением идеального ПИД регулигора в силу (2a) нахолим коэ.рфициент пропоринональности:

$$2 = \frac{R_{u_1} + R_{p_1}}{R_{u_1}} = \frac{q}{[R_1 + qR_{\partial_1}(1-q)] \cdot (c_1 \cdot c_2)(R_2 + r) + rR_2 \cdot c_2} = \frac{W_2}{W_1}.$$

время изодроми

$$T_{\rm iss} = [R_1 + qR_d (1 - q)] (c_1 + q) - \frac{rR_1}{r + R_2}$$
(5a)

и время преднарення:

$$T = \frac{|R_1 - qR_0(1 - q)|}{|R_1 + qR_0(1 - q)|(c_1 + c_2)(R_2 + r) + r \cdot R_2 c_2}$$

Значения 4, T<sub>101</sub>, и T<sub>6</sub> устанавливаются органами настройки q, R<sub>1</sub> R<sub>2</sub> н. как видно из выражений (5). имеет место взаимозависимость между параметрами настроек.

# Сопоставление амплитудно-фазовых характеристик идеального и реального регуляторов

В результате содержания инерционных звеньев, уравнения реальных регуляторов существенно отличаются от уравнения идеального регулятора. Большинство существующих реальных ПИД регуляторов имеют перелаточную функцию следующего вида:

$$K_{p}(p) = \frac{\frac{1}{2} + \frac{1}{2T_{1}} + \frac{1}{2} + \frac{1}{2$$

Амплитудно-фазовую характеристику определяем из (4а') заменой в передаточной функции р на

$$K_{p}(i\omega) = \frac{\frac{1}{3} + \frac{1}{7} + \frac{1}{7} T_{1} \cdot i\omega}{1 + T_{1}i\omega + T_{2}(i\omega)^{4} + \cdots}$$

Отсюда следует, что при высоких частотах различие между передаточными функциями реального и идеального регуляторов весьма существенно. Чем ниже частота, тем ближе находятся векторы амвлитудно-фазовых характеристик идеального и реального регуляторов. Согласно (4a') при  $\omega \rightarrow 0$  и  $K_p$  ( $p_1 \rightarrow \infty$  и коэффициент неравноисрности системы регулирования  $\delta_p = 0$ .

Подставляя в уравнение (4) значения передаточных функции

$$K_{\rm str.}(p) = \frac{K_{\rm str.}}{1 + T_{\rm s}p} : K_{\rm strips}(p) = \frac{1}{Ap + B + \frac{c}{p}} = \frac{1}{K_{\rm s}} \cdot \frac{1}{\left(\frac{T_{\rm s}p}{\delta} + \frac{1}{\delta} + \frac{1}{\delta T_{\rm str.}} \cdot \frac{1}{p}\right)}$$

и произведя ряд несложных преобразований, получим

$$K_{p_{1}}(p) = \frac{\frac{1}{o} + \frac{T_{e}}{\delta}p + \frac{1}{oT_{np_{e}}} \cdot \frac{1}{p}}{+ \left(\frac{1}{o} + \frac{T_{e}}{\delta}p + \frac{1}{\delta T_{np_{e}}} - \frac{1}{p}\right) \frac{(T-p-1)}{K_{np_{e}}}}$$
(4a)

Отсюда видно, что в отличие от регуляторов, имеющих передаточную функцию (4a') выражения (4a) существенно отличаются от идеального как при очень высоких, так и при очень низких частотях, и векторы амплитудно-фазовых характеристик этих регуляторов приближаются к векторам амплитудно-фазовых характеристик идеально-





Рис. З. Варнанты структурных схем, представляющих реальный регулятор

то регулятора, только при относительно узком спектре средних частот.

При  $\omega = 0$  имеем  $K_{p3}(p) = K_{p3} \neq \infty$ . Это указывает на статичность систем регулирования ( $\delta_{p} = 0$ ), работающих с регулятором на базе вриборов прямого измерения.

К передаточной функции (4а) можно отнести следующие струк-

турвые схемы (рис. 3). Из первого варканта следует, что реальны регулятор ведет себя как идеальный при всех частотах о только тогда, когда соблюдается условне  $K_{\rm RD}(p) = \infty$ . Как следует из второго варианта, при  $K_{\rm RL}(p) \neq \infty$  (что имеет место в данном случае) также возможно некоторое совпадение амплигудно-фазовых характеристик реального и идеального регуляторов. Такое совпадение частично охватывает узкий спектр частот. Условие полного совпадения, как следует из второго варианта

$$\mathcal{K}_{\text{out.}}(p) = \frac{\left(\frac{T_{\text{a}}}{2}p + \frac{1}{6} + \frac{1}{6T_{\text{RG}}} - \frac{1}{p}\right) \cdot (T_{\text{a}}p + 1)}{\mathcal{K}_{\text{RG}}} = 0.$$
(6)

Здесь Кол. (p) передаточная функция "звена" ошибок, или, что то же самое

$$K_1(p) = \frac{1}{1 + K_{sec}(p)} = 1,$$

В этом выражении K:(p) передаточная функция балластного звена, определяемая из уравнения

$$K_{py}(p) = K_{(p)} K_{no}(p).$$

Перейдем к построению амплитудно-фазовой характеристики, полученной из (6) подстановкой  $p = i\omega$ :

$$K_{\text{out},}(i\omega) = \frac{1}{R_{\text{max}}} \left( 1 + \frac{T_0}{T_{\text{max}}} - T_a \cdot T_0 \omega^2 \right) + \frac{l}{4K_{\text{max}}} \left[ (T_0 + T_a)\omega - \frac{1}{T_{\text{max}}\omega} \right]$$
(6a)

При 7 да. (То Та) амплитудно-фазовая характеристика

пересекает ось абсинсс (частота фазового совпадения) в точке

$$R\epsilon_{\text{out}} = \frac{T_0 + \frac{T_0^2}{T_{\text{ND}_a}} + T_a}{\frac{2K_{\text{ND}_a}}{2K_{\text{ND}_a}} (T_0 + T_a)}$$

При соблюдении условия Тиз 5 То имеем:

$$Re_{\rm esc.} = \frac{1}{\delta K_{\rm HZ}}$$

При частоте — Т. Т. Т. характеристика и точке

$$Im_{\rm exp} = \frac{1}{5T_{\rm exp}} \left[ \frac{T_{\rm e}(T_{\rm e} + T_{\rm exp})}{T_{\rm exp}} + \frac{T_{\rm exp}T_{\rm e}}{T_{\rm e}(T_{\rm e} + T_{\rm exp})} + 2 > \frac{2}{4K_{\rm exp}} \right]$$

пересекает ось ординат.

При инзких частотах асимптотой является прямая

$$Rc_{\rm out} = \frac{1}{3R_{\rm sc}} + \frac{T_{\rm sc} + T_{\rm s}}{T_{\rm MS}},$$

а при высоких парабола

$$Re_{\rm nu} = -\delta K_{\rm ms} \frac{T_{\rm s} \cdot T_{\rm o}}{(T_{\rm o} + T_{\rm s})^{\rm s}} \cdot I_{\rm s}^{\rm s}.$$

Следует обратить внимание на то, что при деиствительных попожительных (попарно отличных от нуля) значениях  $T_{e}$ ,  $T_{m_{e}}$  и  $T_{o}$ нельзя удовлетворить уравнение  $w_{1} = -$  Следовательно, можно утперждать, что нет такой частоты, которля явилась бы корнем вырашения (ба) и абсолютное сонпадение между векторами ямплятуднофазовых характеристик идеального и реального ретуляторов исключается.

На рис. 4. приведена амплитудно-фазовая хорактеристика .звеиз ошибки. Показаны асимптоты. Злесь же построена обратная ам-



Рис. 4. Случай ПИД регуляторь с инерционным усилятелем.

шитудно-фазован характеристика балластного звена 1  $K_i$  (i полученная параллельных сдвигом направо на единицу амплитудко-фазовой парактеристи  $K_{om}$  (i»). Обращением обратной амплитудно-фазовой хашитеристики балластного звена  $\frac{1}{K_i(i \infty)}$  можно получить амплитудно-

разовую характеристику балластного эвена К (im).

Изходя из вышензложенного, рассмотрим некоторые частиме случаи.

1. Пропорционально-интегральный регулятор с инеранонным усишелем 7, = 0. Для этого случая из (ба) имеем

$$\mathcal{K}_{\text{out.}}\left(i\,\omega\right) = \frac{1}{2K_{\text{out.}}}\cdot\frac{T_{\text{out.}}+T_{\text{out.}}}{T_{\text{out.}}} + \frac{1}{K_{\text{out.}}}\cdot\left(T_{\text{out.}}-\frac{1}{T_{\text{out.}}}\right).$$

Это уравнение прямой, нараллельной осн ординат (рис. 5) про-



Рис. 5. Случай ПИ регулятора с инеранонным усилителем.

2. Пропорционально-интегральный регулятор с практически безынерционным усилителем T<sub>a</sub> = 0, T<sub>o</sub> = 0.

Для этого случая согласно (ба) имеем:

$$K_{nn}, (in) = \frac{1}{\delta K_{nn}} - \frac{i}{\delta K_{nn}} \cdot \frac{1}{T_{nn}n},$$

Это уравнение отрезка прямон, нараллельной осн орлинат.

Пропорционально-интегральной с предварением регулятор с безынернионным усилителем  $T_0 = 0$ .

Для этого случая согласно (ба) имеем:

$$K_{\text{out},i}(i\omega) = \frac{1}{6K_{\text{H3},i}} + \frac{1}{6K_{\text{H3},i}} \cdot \left(T_{\alpha}\omega - \frac{1}{T_{\text{H3},i}\omega}\right).$$

На рис. 6 приведены амплитудно-фазовые характеристики реального регулятора для различных значений  $T_{\mu \sigma}$ ,  $T_{a}$ ,  $\delta$ . Д. я сопоставления здесь же показаны амплитудно-фазовые характеристики идсального регулятора.

Ноступило 9. УІ 1964



Рис. 6. Реальные амплитулно-фазовые характеристики регулятора: в режиме ПИД.

#### **Գ Հ. ԱՎԵՏԻՍՅԱՆ**

# ԱՆՄԻՋԱԿԱՆ ՉԱՓՄԱՆ ՍԱՐՔԵՐԻ ԲԱՉԱՅԻ ՎՐԱ ՊԱՏՐԱՍՏՎԱԾ ԿԱՐԳԱՎՈՐԻՉՆԵՐԻ ՀԱՃԱԽԱԿԱՆ ԲԵՈՒՔՍԴՐԵՐԻ ՀԵՏԱՉՈՏՈՒՄԸ

Ամփոփում

Մհը կողմից Նախադծվել ու պատրաստվել են Սովհատկան Միունկան «Աջ առաջին Լլեկտրական կղողում, դիֆերենդող կարդավորիչներ, անմիջական չափման տարրերի բազայի վրա։

Ի տարբեսունվուն մինչև ալժմ գուտնվուն անևցող կարդավորիչների. Խորտանեղծների ամպլիստուուս- աղալին բնունադրերը համընկնում են իդետլակաս կարդավորիչի բնունադրին միալն որոշ, միջին հաճախականունվունների սպեկտրում։

Հոգվածը Նվիրված է Նոր կարդավորիչների դինամիկայի ասուննասիրմանը, որի հիման վրա էլ որոչված են համընկման հաճակականությունների արժերները։

# ՀԱՑԿԱԿԱՆ ՍՍՌ ԳԻՏՈՒԹՅՈՒՆՆԵՔԻ ԱԿԱԳԵՄԻԱՅԻ ՏԵՂԵԿԱԳԻՐ

ИЗВЕСТИЯ АКАДЕМИН НАУК АРМЯНСКОЙ ССР

Տիրեկան գիտութ, սերիա

XVII, №6, 1964 Серия технических наук

ТЕПЛОТЕХНИКА

#### И Г. ТАРАНЯН

# ИССЛЕДОВАНИЕ ТЕПЛООТДАЧИ И АЭРОДИНАМИЧЕСКОГО СОПРОТИВЛЕНИЯ ПОПЕРЕЧНО ОБТЕКАЕМОГО КРУГЛОГО ΡΑЗΡΕЗНОГО ΡΕБΡΑ

Большинство современных теплообменных аппаратов изготавливается из оребренных поверхностей, которые широко применяются в воздухо- и газоохладителях различных видов энергетических и силовых установок.

В последнее время находят применение моно- и биметаллические трубы с цельнокатаными винтовыми оребрениями. Теплообменцики (холодильники) из этих труб с коэффициентом оребрения от 3 до 15 применяются в системе воздухоохладителей электрических машин, в мектровозах переменного тока, в высокочастотных преобразователях. также в газотурбинных установках и т. д. Повышение эффективности работы теплообменных аппаратов любого вида в настоящее арекя лимитируется в основном интенсивностью процессов конвективкого теплообмена. Более эффективное использование теплообменной поверхности приводит к уменьшению гобаритных размеров и количества затрачиваемого металли, а следовительно к снижению веса тенпообменных анпаратов. Для эффективного уменьшения веса теплообменных аппаратов решающее значение имеет интенсификация процессов конвективного теплообмена.

Для интенсификации процесса конвективного теплообмена необходимо турбулизировать поток жилкости у поверхности теля так. чтобы получить минимальную толщину и максимальную степень турбулентности ламинарного пограничного слоя, при котором улучшаются условия перехода тепла от твердого тела к набегающему нотоку. Из известных способов деформации пограничного слоя в данной работе рассматривается принция начальных участков или метод коротких ребер. Один из наризитов для труб с продольными разрезами показая на рис. 1.

Интексивность теплообмсва можно значительно повысить, разрелая ребро на отдельные элементы мялого размера, на которых не успевает образонываться ламинарный пограничный слоя воздуха значительной толщины. Исследованием теплоотдачи и аэродинамического сопротныления разрезных продольных ребер с прямоугольным профилея занимался институт теплоэнергетики АН УССР [2]. В [2] иссле-3 TH Nº 6

дованы различные варианты разрезного продольного ребра. Силошное продольное стальное ребро было ра резано (через определенные расстояния) до основания и полученные элементы отогнуты относительно оси потока под углом от 5 до 45 градусов. Авторы работы [2] принли к выводу, что теплоотдача разрезного ребра с 5° углом разволки элемантов больше теплоотдачи гладкого (неразрезного) ребра на 45%, а сопротивление больше в среднем на 14%, Дальнейшее увеличение



Рис. І. Трубка с разрезными ребрами.

угла разводки элементов ребра от 5 до 45 практически не влияло на интенсивность теплоотдачи, а между тем сопротивление возрасло от 75 до 22 %/0. Обобщая результаты своих опытов по теплоотдаче и сопротивлению, авторы в [2] приходят к выводу, что онтимальный угол разводки равен 5. Вопросы интенсификации процессов конвективного теплообмена поперечно обтекаемого разрезного круглого цельнокатаного ребра в последнее время занимался Армянский филиал ВНИНЭМ.

Для исследования теплоотдачи и аэроличамического сопротивления в юль цельнокатанной оребренной грубки фрезировались канавки. Количество разрезов в нашем опыте изменилось от 2 до 8, глубинаот нуля до основания ребра. Во всех опытах ширина разрезов останалась постоянной ( $\Delta = \text{const}$ ). Модели оребренной трубки имели следующие характеристики: внутренний лиаметр базовой трубки имели следующие характеристики: внутренний лиаметр базовой трубки имели следующие характеристики: внутренний лиаметр базовой трубки  $d_1 = 8$ и: наружный диаметр d = 12 им; диаметр по оребрению D = 27,5 им; средняя толщина ребра a = 0.5 им; высота ребра b = 7,75 им; шаг между вершинами ребер t = 3 им; коэффицист: оребрения p = 9.5.

Теплоотдачи и сопротивление исследовались и условних нягревания воздуха, омывающего оребренную пов руность трубки, внутря когорой протекала вода, нагретая до температуры 50-98°. Исслелование теплоотлачи и сопротивления оребренной трубки производилось в разомкнутой аэродинамической трубе примоугольной формы. Метод проведения исследования и схема усгановки были описаны в [3]. На основалии измерений определялся общий коэффициент теплоотдачи К, а затем вычислялись значения коэффициента теплоотдачи со стороны воды и со стороны воздуха. Коэффициент теплоотдачи со стороны воды, лля развитого турбулентного режима течения в трубе вычислялся по формуле [1]:

$$Nn = 0.021 R_{n}^{0.41} (Pr_{n}/Pr_{cm})^{0.25}, \qquad (1)$$

а для переходного режима течения (*Re* = 2·10<sup>2</sup> - 10<sup>4</sup>), отличающегося неустойчивостью, по формуле

$$Nu = A \cdot Pr_{s}^{0.43} (Pr_{s}/Pr_{cm})^{0.25}.$$
 (2)

В формуле (2) величина А находится в минсимости от числа Рейнолдса (*Re*) [1].

Коэффициенты теплоотдачи со стороны волы боли доведены до 25000 ккол/.«<sup>2</sup> час °С за счег стеснения прохолного семения трубки. Благодаря этому основное термаческое сопрогивление переносу тепла сосредоточилось на наружной стороне исследуемого элемента. Поэтоиу погрешности, связанные с расчетным определением коэф рициента теплоотдачи от теля к воздуху ж, практически не отражаются на теплоотдачи от теля к воздуху ж, практически не отражаются на точности установленных значений коэффициента теплоотдачи для оребренной поверхности ж. Благодаря стеснению проходного сечения трубы температура поверхности базовой трубки практически была равна температуре воды, поэтому во многих опытах пришлось отказаться от непосредственного замера температуры стенки базовой трубки и ограничнъся лищь только некоторыми контрольными замерами.

С целью обобщения результатов конечная обработка экспериментальных данных производилась в критериях теплового подобия. Для исследуемого случая конвективного теплообмена определяющими безразмерными величинами являются критерии Рейнольдса (Re), Прандтая (Pr), а также отношения глубиаы (1), ширины ( $\Delta$ ), разрезов и длины дуги между канавками (S) к наружному диаметру базовой трубки.

В первом этапе исследования влияние величины Δ/d на теплоотдачу и аэродинамическое сопрогивление исключалось, так как опыты были проведены при постоялном отношении Δ/d. Поэтому окончательные результаты исследования устанавливались в виде следующей функциональной зависимости мсжду критериями подобия Nu. Re, Pr и симплексями геомстрических величин, характеризирующими глубину, ширину и число разрезов оребренной трубки:

$$Nu = f \ (Re, \ Pr, \ l/d, \ s \dots). \tag{3}$$

За определяющую темнературу харак еризующую физические параметры теплоносителя, принималась средняя температура потока. Как характерный линейный размер в критериях подобия Нуссельтя (Nu) и Рейнольдса (Re) принят наружный диаметр базовой трубки. В критериях Re и Евлера (Eu) скорость была отнесена к сжатому сечению рабочей части аэродинамической трубы, куда помещалась модель исследуемого влемента.

Результаты опытов по теплоогдаче представлены в логарифмической системе координат на рис 2 где по оси абсцисс огложены значения критерий *Re*, а по оси ординат-критерия Аи.



Рис. 2. Зависимость Nu = / (Re) при stp.=3.44 и I/d= 0 0.65



Рис З. Завясимость Nu f (Re) при s/d 1 и l/d=0 0.65.





Рис. 5. Зависимость // (Ref при s/d=0,733 при l/d=0 : 1,65.

Из графиков видно, что для всех значении числа разрезов с увеличением глубины разрезов, т. с. с увеличением отношения //d козффициент теплоотдачи увеличивлется. Сравиение результатов по теплоотдаче показывает, что коэффициент теплоотдачи при числе разрезов n = 2 на  $11.2^{\circ}/_{\circ}$  больше коэффициента теплоотдачи без разрезной трубки (т. е. n = 0). Анализ показывает, что при малых значениях скороста набегающего потока воздуха в зависимости от глубины разрезов коэффициент теплоотдачи растет медленее, чем при высоких значениях. Подобное явление замечается и при числе разрезов n = 4, 6 и 8. Физическая сущность этого явления объясняется тем, что в интеррале изменения 0,166 — <0.333 даминарный пограничный слой

при наличии "микрорсбер" возбуждается слабее, чем при значении 0,333  $\leq 1/d \leq 0.65$ . При глубине разречов l/d=0.166, когда число разрезов изменяется в интервале  $1.635 - s/d \leq 3.44$ , рост коэффициента тенлоотдачи происходит медлениес, чем в интервале изменения 0.733  $\leq 1.635$ . Из сравнения результатов вытекает, что при числе Рейнольдса  $5000 \leq Re = 40000$  и l/d=0.65 в области изменения 0.733  $\leq 1.635$ . Из сравнения результатов вытекает, что при числе Рейнольдса  $5000 \leq Re = 40000$  и l/d=0.65 в области изменения 0.733  $\leq 1.635$ . Из сравнения результатов вытекает, что при числе Рейнольдса  $5000 \leq Re = 40000$  и l/d=0.65 в области изменения 0.733  $\leq 1.635$ . Из сравнения результатов вытекает, что при числе Рейнольдса  $5000 \leq Re = 40000$  и l/d=0.65 в области изменения 0.733  $\leq 1.635$ . Из сравнения результатов вытекает, что при чипри чем малое значение с возффициент теплоотдачи получается при максимальном значении s/d, т. е. при ножинальном значении числа разрезов (n=2), а максимальное значение при минимальном значение нии s/d, а именно при h=8.

Гак как интенсивность процесса теплообмена определяется характером движения в пограничном слое, то повышение значения коэффициента теплоотдачи следует объяснить возмущением пограничного слоя под действием сил. обуславливающих турбулентное движение в волостях ребер. Как видно из графиков рис. (2-5), в области развитого турбулентного движения потока воздуха (4-16<sup>8</sup> < 10<sup>3</sup>) при отношении s/d = 3,44 для всех значений l/d. коэффициент теплоотдачи остается постоянным, з для отношения s'd <3.41 изменяется в зависимости от числа Рейнольдся. Эго свидетельствует о том, что при больших значениях s/d и l d более интенсивно рязрушается ламнисрный пограничный слой, чем при меньших значениях этих велични. Разрушенный пограничный слой под действием потока воздуха удаляется от поверхности ребер. В устье межресерного пространствя происходит испрерывный интенсивный обмен. Интенсивный турбулентный захват приводит к уменьшению термического сопротивления с наружной стороны теплоотдак щей поверхности. Другим обстоятельством, на которое необхолимо обратить внимание, является монотонное убыявине коэффициента теплоотдачи при значениях s/d<1,035 и 1/4>0.5. Поэтому значительный интерес представляет исследование ялияния ширины, а также увеличение числа разрезов на теплоотдачу Увеличивая число разрезов до бесконечности, приходим к поверхности базовой гладкой трубки, при которой коэффициент теплоотдачи увеличивается, но уменьшается теплоотдающая поверхность. Следовательно, интенсификация процессоя теплоотдачи за счет больших чисел начальных участков нелесообразна только при отпимальном числе "микроребер" и оптимальной ширине разрезов. В результате обобщения опытных данных по теплоотдаче трубки с круглыми разрезными ребрами в поперечном потоке воздуха при  $\Delta = 2$  *м.и* авгором установлены следующие зависимости:

для значения

$$3 \cdot 10^{3} \leq Re \leq 20 \cdot 10^{3}, \ 0.166 \leq \frac{1}{d} \leq 0.33 \quad \text{in} \quad 0.733 \leq \frac{s}{d} \leq 3.14$$

$$Nu = 0.119 \ Re^{-12} \cdot \left(\frac{s}{d}\right)^{0.12} Pr^{0} \quad ; \tag{4}$$

для значений

$$3 \cdot 10^{3} < Re \leq 20 \cdot 10^{3}, \ 0.333 \qquad l/d \leq 0.65 \times 0.733 \qquad \frac{N}{d} \leq 3.44,$$
$$Nu = 0.135 \ Re^{0.06} \cdot (l/a)^{0.12} \cdot (s/a)^{-1} \cdot Pr^{0.4}; \tag{5}$$

для значений

$$20 \cdot 10^{3} \leqslant Re \leqslant 6.5 \cdot 10^{3}, \ 0.166 \leqslant 1/d \leqslant 0.5 \ \text{m} \ 0.733 \leqslant \frac{1}{d} \leqslant 3.44,$$
$$Nn = 0.256 \ Re^{0.58} \ (1/d)^{0.17} \ (s/d)^{0.144} \ Pr^{0.4}: \tag{6}$$

и наконец, для значений

2) 
$$\cdot 10^3 Re \le 6.5 \cdot 10^3, \ 0.5 \le l_1 d \le 0.55 \text{ n} \ 0.633 \le \frac{1}{d} \le 3.44$$
  
 $Nu = 0.268 \ Re^{0.58} \cdot (l_1 d)^{6.24} \ (s/d)^{0.24} \ Pr^{0.4}$  (7)

где

$$N = \frac{a \cdot d}{\gamma}; Re = \frac{a \cdot d}{\gamma}; Pr = \frac{v}{a};$$

$$S = \frac{\pi D - \pi \cdot \Delta}{\pi};$$
 (8)

D – наружный диаметр ребра: n – количество разрезов.

Определение аэродинамического сопротивления единичной трубки производилось мегодом взвешивания, разработанным в ЦАГИ, и методом замера перепада статистических давлений перед и за моделью. Экспериментальные данные по сопрогивлению описываются следующими эмпирическими уравнениями: пля значений

$$3000 = Re \le 12 \cdot 10^3; \ 0.753 \le Re \le 12 \cdot 10^2; \ 0.733 \le \frac{1}{d} \le 3.44$$
  
$$\frac{l}{d} = 0.65,$$
  
$$\overline{E}_u = 0.776 \ Re^{-0.17};$$
(9)

а для значений 12·10<sup>3</sup> <  $Re < 8.5 \cdot 10^4$ , 0.733 <  $\frac{s}{d} < 3.44$ .

$$E = 0.337 \cdot Re^{-0.05} \tag{10}$$

Резуюмируя изложенное отметим, что при  $\frac{1}{d} = 0,65$ , когда число Рейнольдса изменяется в интервале  $3 \cdot 10^3 < < 65 \cdot 10^3$ , а  $\frac{1}{d}$  находится в области  $0.733 \leq \frac{1}{d} \leq 3.44$  коэффициент теплоотдачи разрезных ребер по сравнению с коэффициентом теплоотдачи ребер не имеющих разрезон увеличивается на  $28^{\circ}/_{0}$ . В указанных интервалах изменения  $\frac{1}{d}$ . *Re* и  $\frac{s}{d}$ , коэффициент гидравлического сопротивления увеличивается

линь на 19<sup>0</sup>/<sub>0</sub>.

Армянский филиал ВНИИЭМ

ПÖ

#### Поступило 15. VI. 1964

#### Ւ. Գ. ԹԱՌԱՆՅԱՆ

# ԿՏՐՏՎԱԾՔՈՎ ԿԼՈՐ ԿՈՂԵՐԻ ՋԵՐՍԱՏՎՈՒԹՅԱՆ ԵՎ ԱԷՐՈԳԻՆԱՄԻԿԱԿԱՆ ԳԻՄԱԳՐՈՒԹՅԱՆ ՈՒՍՈՒՄՆԱՍԻՐՈՒԹՅՈՒՆԸ ՈԳԻ ԼԱՅՆԱԿԱՆ ՀՈՍՔՈՎ ՇՔՋՀՈՍԵԼԻՍ

Ամփոփում

անալջմի վղեմիչողոխադպատ իկապեսվել էնկանուր ովվականանանան -ու հ կկամրդմո՞ն Հղկմատարալատ չկկամուսիոկանդվջ լեաբ մե մորլիկոոտաղկչ մանճրառյան վղմմատղապատ չվվամուսիսիանդվջ դանած վղմմղմաչակ մկյած

39

Տիմ ըստմ ընկած է ջիրմափոխանակման մակերևուլթի ռացիռնալ ընտրութլան Տարցը։ Աակերևայթի ռացիռնալ ընտրությունից և նրա Տարադատությունից է կախված տարացվող կամ Տովացվող մակերևուլթի ջևրմության արձակման և կյանման ինտևնսիվությունը։

Ջերմափոխանակիչ ապարտաները մեծ մասամը սարըամ են կողավոր խողովակներից։ Վերջին մամանակներս էներդետիկ սարքավորածների հովաց ման ապարտաներում լայն կիրառություն է ստացել երկմետազլա և մեկ մե տաղլա ամրողջական գլանված շրջանալին կողերով կլոր խողովակները։ Սեկ մետաղից կամ երկմետաղից թաղկացած խողովակի գլանման ժամանակ նրա արտաքին մակերևուլքի վրա ստացվում են պատոակաձև գասավորված կլոր կողեր։

Արդպիսի կոդնը անհցող խողովակների ջերմատվության ինտենսիֆիկացմանն է նվիրված ավյալ հոդվածը։ Ջերմատվության ինտենսիվության բարձրացման հիմնական պայմանը լամինտը սահմանույին շերաի հեռացուն է։ Դրա իրականացման համար դոլություն ունեն մի շարջ մենժողներ։ Առաջարկված մենժողով համատարած կյոր կողևրը կարաևլով շառավիզի ուղղությամբ, այն արոհվում է հատվածների, այսպես կոչված «միկրոկսրերի», որոնք թուլլ չեն տայիս կողերի արտաքին մակերևոյթի վրա լամինար սահմանային շարտերի առաջացում է

Փորձի արդլունըները ընդհանրացված են կրիտերիալ մեծուներուների օդնուներ և րերված են րանտձենը, որոնցով ճնարավոր է հաչվարկել նման կողերով խողովակներից բաղկացած ջերմակտիտնակիչներ, կանտիտի կողերի կարվածըի խվից, խորունվունից և լաքնունվունից։

#### ЛНТЕРАТУРА

- 1. Мижесь М. А. сновы телепередачи. Госэнергонадат, 1956.
- 2. Семилет З. В. и Буцкий Н. Д. Песледование тенлоотдачи и сопротивления продольно обтекаемого разречного ребра, "Холодильная техника", № 1, 1962.
- 3 Таранян И. Г. Известия АН Армянской ССР, серия технических наукт. № 3 1964.

# 2ЦЗЧЦЧЦЪ ООР ЧРУЛРИЗЛРОБОР ЦИЦАОГРЦЗР ЗОДОЧЦАРО ИЗВЕСТИЯ АКАДЕМИИ НАУКАРМЯНСКОЯ ССР

Supehiuhue almanp. aleha XVII, No 6, 1964 Серия захнических наук

**ГИДРОЛОГИЯ** 

#### Ш. А ШАХБАЗЯН

# ОПРЕДЕЛЕНИЕ ПОДЗЕМНОГО СТОКА РЕК АРАГАЦСКОГО МАССИВА

Статья посвящена определению величины подземного стока, который представляет собой составную часть речного стока и является одним из элементов водного батанса. В свою очередь, подземная составляющая слагается из стока инсходящих и восходящих родников, а также из фальтрационных вод от агмосферных осадков. Количественное определение величины подземной составляющей стока явяяется одним из сложных вопросов гидрологии, в особенности для специфаки республики со сноеобразной геологией и богатой родникаии. Пря решения вопроса были провнализиронаны и использованы все имеющиеся кадастровые данные по родникам (в количестве свыше 200) и по стоку рек Арагацского массина. При этом, и целях уточнения и пронерки имеющихся материалов по дебиту и режиму родников в течение лета 1962 г. были проведены экспедиционные обследования в бассейне реки Касах и ес притоков-Гехарог, Амберд и Шахверд.

Величина подземной составляющей рек Арагацского массива быля определена по методу Ф. А. Макаренко [1].

В рассматриваемом случае балансовое уравнение подземного стоко будет иметь вил:  $W_n = W_{n,p} + W_{1,q}$  гле  $W_n$  подземный сток W10, - сток родников, выходящих выше максимального горизонта воды в реке (нисходящие родники); Ша рунтовый сток, состоящий на вод, поступающих из водоносных горизонтов и восходящих в русле реки родников. Недостаток метода заключается в том, что режим всего подземного стока принимается аналогичным режиму нисподящих родников. Признавая этог недостаток неустраннымым, для волучения более точной картины подземного стока при использования метода [1] необходимо соблюсти следующие условия: По всем родникам необходимо иметь данные по замерам режимным или визуальным; Период наблюдений над режимными родниками должен совпасть с периодом наблюдений над речным стоком; Для родникон, выеющих визуальные наблюдения, должны быть определены колебания режима в % от максимума; Речной сток должен рассматриваться в астественном состоянии с учетом водозаборов.

Следует отметить, что несмотря на небольшие колебания дебита родникового стока по сравнению с колебаниями расходов реки. для некоторых родников в многоводном году они могут достичь до 90% (родники бассейна р. Амберд, рис. 1).

Многолетние данные расходов воды с учетом водозаборов из орошение рассматривались по р. Кусах на постах Апаран, Зовуни и Аштарак. К сожалению, условие однородности периода наблюдения не было возможности выдержать, так как режимные наблюдения над



родниками стали вестись значительно позже, чем над стоком реки. Самые рянние систематические наблюдения над дебитом родников в ряйоне массива г. Арасац, проведенные гидрогеологической станцией Армянского г ологического управления, относятся к 1945 г. Наиболее учащенные измерения охватывног нериод 1950-1957 годов. Всилу такого разнобоя и периодах наблюдений, для речного стока был взят гидрологический ряд. начиная с 1950 г. по 1960 г. По родникам же рассматривались средние многолетние данные за имеющиеся для каждого из них периоды наблюдений. Все родники были распределены но упомянутым выше участкам бассейна р. К сах, а также по бассейнам притоков Амберд и Шахверд (табл. 1). При наличии на рассматривармом участке родников с режимными наблюдениями, имеющими тот же процент отклонений, что и родинки с визуальными наблюденнями, месячные распределения дебитов последних принимались аналогичными распределению дебита режимных родников с таким же процентом отклонений. Полученный объем родинков стока, по-видимому, был несколько занын ен. так как замеренный дебит и режим источников относятся к месту их выхода на дневную поверхность, которое в отдельных случаях может находиться на значительном рассгоянии. Поэтому не исключена возможность, что до попадения родниковых вол в реку они иногда профильтровываются в аллювиальные отложения рек или создают заболоченность (например, Назырванские родники в бассейне р. Шахверд), поступая в реку через гидравлически связвиные с ней водоносные горизонты. Поскольку учесть эти потери без дополнительного обследования родников от места их

and the second se									
	Цебит по	Marran	Mana	Кран	ачество	родинков	Леби	т ре-	
Участки	ным на- бакде-	мальный дебит	мальный дебит льсек	iutee	OKHN-	режимных от общего количества	жимных род ников		
	л/сек		ALL LA	90	be	8	RICER	- */+	
По села Апаран	156	201	120	14	1	7	10	0,6	
Апаран-Зовуня Зовущь Ашта-	750	830	820	40	6	15	643	80	
рак Наже сеза Аш-	657	705	610	-33	8	24	517	79	
TADAX · · ·	87	109	60	6		-	- 1	_	
Шахверд	656	690	025	20	8	10	530	81	
анберд	239	335	105	7		-	-		
Итото по бас- сейну реки Касах <i>а сек</i>	2545	2870	2340	120	23	19	1700	67	

Распределение дебята родников бассейна р. Касах по участкам

нахола до непосредственного поступления в реку нока не представляется возможным, то за дебит инсходящих родников приходится приниять дебиг, замеренный на месте выхода родников. Следует заменить, что родники, расположенчые на западном склоне Арагацского пассива (бассейны pp. Карангу, Гехадзор, Селав Мастара, Гарновит и Талинские родники в количестве 89 штук), менее изучены. По ним имеются лишь эпизодические замеры; режимные наблюдения не веаукся. Суммарный дебит этих родников составляет 1.33 м<sup>3</sup>/сек, а по всему массиву с учетом бассейна р. Касах родниковая составляющая равна 3,87 м<sup>3</sup>.сек.

С целью сравнения результатов, полученных при выделении подемного стока различными путями, было произведено расчленение парографов стока также по методу З. В. Джорджио [2].

Таблица 2

Meron	Сток	р. Касах у Ана- рана	p liacax y 308 -	р. Касах у Анта- рака	EXA NOT A DATINE	мбери ус ье	Шахиерл-усть-	Kacax-yerbe	Kap III - K. p. 15 a.K.	Гаряовит	Cean Macinpa	Талинские род- ники	Игого во Ардын- скому массиву
Маг ренко	Речнок Пол емный По верхностный	100 38	100 48 52	100 56 41	111	11 0 2.1 71	100 82 18	100 57 43	100 52 48			100	100 57 43
en e doxff	Речной Подземный Новерхностнын	100 35 65	100 51 49	100 52 48	1( 0 32 68	100 26 74	100 89 11	100 86 44	100 48 52	100 30 70	100 45 55	100	100 55 45

Сравнительная таблица подземной и поверхностной составляющих стока рек Арагацского массива при расчаенении гидрографа различными мегодами (в %/")

Таблица І

Для наглядности в табл. 2 приводятся величины подземной и поверхностной составляющих стока рек Арагацского массива, полученные методами Макаренко и Джорджио для различных рек и створов.

Как следует из габл. 2, неличина подземной составляющей колеблегся в среднем за многолетие от 26% (р. Амберд) до 89% (р. Шахперд), а по отдельным годам могут быть еще более резкис колебания. Расхождение может дать также применсиие одного и того же метода для различных лет и периодов. Примером может слу-



Рист 2. Поверхностная и подземная гоставляющие стока по изученным створам рек Араганского массина (в %/a) родниковый сток; — - сток трунтовых вод, поступеющих из водопосных горизонгов и восходящих о бассейне родников; — поверхностный сток —подземный сток жить подземный сток р. Касах у с. Аштарак за 1954 г. подсчитавный А. 11. Важновым [3] по метолу [1]. По данным [3] эга величики составляет около 70% всего годового стока, в то время как по наним подсчетам по той же методике за период с 1950 д. по 1960 г. эта величина равна 56%.

Таким образом. из 345 *млн ж*-, стока по всему Арагицскому массиву величина подземной составлякщей, вычисленная по методу Макаренко равна 197 *млн м*<sup>3</sup>, из которых 122 *млн м*<sup>3</sup> приходится на долю родников. Распределение стока рек Арагацского массива на поверхностиую и подземную составляющие приведено на рис. 2.

Величина подземного стока, полученияя по методу Джорджко, того же порядкя, что по Макаревко, и составляет 190 *мля м<sup>3</sup>*. Близ-

ки между собой также полученные по обонм методам результаты и по месячному распределению (табл. 4).

В процессе разработки методических указаний по оценке ресурсов (запасов) подземных вод для Араратской долины в 1962 г. Н. Н. Веригиным была рекомендована схема выделения подземной составляющей речного стока, исходя из дат начала и конца половодья. При этом авгор указывает эти даты с некоторым динамическим козффициентом, являющимся функцией отношения продолжительности половодья к продолжительности подъема половодья. Построения по этому методу ведутся (для тех рек, в бассейнах которых имеются родники) на гидрографе реки от уровня родникового стока. Подземная составляющая, подсчитанияя по последнему методу, получилась равной 176 ман м<sup>3</sup>, т. е. занижена на 20 ман м<sup>4</sup>. В этом случае запитенные значения подземной составляющей получены за счет ее умень-

Ŧ	٩.	5				24	9
-10	а	v	16	22	66	ы	- J.

Распределение подземного стока по Макаренко и Джоражно (в \*, от среднегодового растода)

		1		A e o	C 11 LI	м			Fogoadi
Река пост	Метод	н	18	1V	v	VI	VO	<b>V</b> 10	расход рехн м"/свю
Аваран	Макаренко Джорджно	29 29	35 29	35 30	43 35	45 37	48 40	48 43	0,50
<b>Boy</b> yin	Макаренко Джорлжно	50 50	51 50	52 51	52	54 53	53	56 53	3,20
параь	Макаренко Лжордино	52 52	52 52	53 53	60 53	62 53	63 53	65 53	6,96
Ихрера	Маклренко Джорлжио	82 84	82 91	52 91	54 91	<b>83</b> 91	\$3 92	85 92	1,19
Киберл	Макаренко Джорлжно	14	12 23	18 24	40	16	49 38	45 42	1,18
Riters	Макаренко Джорджно	51 52	53 53	56 51	58 54	60 55	13 56	61 57	9,33

### Ταδιзица 1

Модульные конффициенты по жемного стоха, он -- зелению ---- Маклренко и Джоражно

Рика, пост		M				2	H c	¢	n n	10					11.
in the	. UOUT	WELOZ	ű.	11	11	11	Y	VI.	VII	YHI	IX	T.	XI	XII	
	rz ptus	Макаренко	0,76	0,76	0,92	0,92	1,13	1,18	1,25	1,25	1,20	1,02	0,85	0,79	0,30
CTO	Am	Джоряжно	0.82	0,82	0.82	0,86	1,0	1,07	1,14	1,21	1,29	1.11	0,93	0.86	0,28
1 1	hund	Макаренко	0,93	0,97	0.95	0,99	1.02	1,01	1.07	1.05	1.03	0,99	0,97	0,59	1.66
( 13	E	Джорджир	0,95	0,99	0,99	0,99	1,01	1.03	1.04	1,01	1,65	1,01	0,99	0,90	1,63
4	Hard	Макаренко	0,93	0,9	0,93	1,03	1,06	1,1	1,12	1,15	1.04	0,97	0,90	0,88	3,92
	×	Джорджно	1,0	1,0	1,0	1,01	1,01	1.01	1,02	1.02	1,02	<mark>0,</mark> 99	0,97	0,95	3,63
And	tp.t-	Макаренки Джоражно	0,50	0,50	0,41	0,53 0,87	1.38	1.62	1.71	1.51	1.41	1.0	0,71 0,71	0, .9 0, 56	0,31 0,32
(Earl)	CP3	Макаренко Лжорджио	1 0	1,0	1.0	1.0	1.02	1,01	1.01	1.03	1,01 1,04	1,0 1,64	1,6 0,92	1.0	0,97
Kiça QT	X- 1/C	Макаренко Пжоражно	0,85	0,92	0,90 1,0	1.0 1 0	1.04 1.01	1.04 1.02	1 1.13 1.05	1.15	1,13 1,67	0,99 0,99	0,91 0,95	0,89 0,93	5.23 1.99

45

шения в период весеннего половолья. Близкие с последним методов величины подземного стока получаются в результате применения гидрохимического метода, подробно изложенного в [4].

ИВП АН АрмянскойССР

Поступнао 27.1Х 1962

#### ն, Ա. ՇԱՀԲԱՉՅԱՆ

ԱՐԱԳԱԾԻ ԼԵՈՆԱՉԱՆԳՎԱԾԻ ԳԵՏԵՐԻ ՍՏՈՐԵՐԿՐՅԱ ՀՈՍՔԻ ՈՐՈՇՈՒՄԸ

### Ամփոփում

Հայաստանի համար, որը ջրի սուր պակասություն ունի, ջրալին ռեսուրոնների ռացիոնով օդտադործման տեսակնանց մողովրդական անտևստթրան պերսպեկտիվ պյունավորումը առաջնային կարևորության խնդիր է գիսանում։ Այդ նկատառումու մեծ նշանակություն ունի դևտալին ավաղան ների շրջանների ջրային բալանոի հետաղոտությունը։

ձրութ մայործ աղդիվորուս դինն ըփդմպատ չիդրարադ փոմայաց մի աղջ. «թիդեցած փղմմբմեսիա ըահիմդդմի և ըակմբլալ է Նուիդանութ միկդմե դվ ուրիդմես համ միկդմեջ նակումին ընդմեսորումի ամըատարումնեն մամ ահոչմի

Հայաստանի լեռնային դետևրը ստորերկբյա հութի մեծ ծավալ ունեն ջրառատ ակունբների հաջվին, որոնչը բացվատ են ինչպես դետերի ավագան ներում, այսպես էլ նրանց հաներում։

Հողվածում ըննարկվում են Ֆ. Ա. Մակարենկոլի և Զ. Վ. Ջորջիոլի կող «Ից մշակված սառրերկրյա չոռըի անջատման եռանակները և չանձնարարվում է Արադածի լեսնաղանդվածի դետերի չամար կիրառել առաջին հղանակը։

Կատարված հաշվուքները վերոհիշլուլ լեռնադանօրվածի դետերի (Քասախ, Գեղարոտ, Շահվերդ և Ամբերտ վտակներով, Կարանդու, Դառնհովիա, Սելավ-Մատաարալի և Թալինի ակուսջների, համար ցույց ավեցին, որ դետի բնգհանուր հոսջի ծ $7^{0}_{10}$  ստորերկրյա հոսջ է և նրա տարեկան ծավալը կազվում է 197 մլն մ<sup>3</sup>ւ

#### Л И Т Е Р А Т У Р А

- Макаренко Ф. А. Некоторые результаты взучения подземного стока. Труды азборазорни гидрогеологических проблем АН СССР, т. 1, 1949.
- 2. Джарджиа З. В. Межень на реках Средней Алия. Тр. ТГО, и. 15 (16), 1957.
- Важнов А. Н. О ползанном питании горных рек в период половодья и летией межени. Труды ПППГа, 1959.
- Шахбазян Ш. А О сперохническом методе определения подземного стока дат рек с родинковым питанием. Известия АМ Арминской ССР, серия ТН, №6, 1963.

# 24344442 ООР ФРОЛРАЛИСЬРР АЧЦЭВЛИВР ОССР НЗВЕСТИЯ АКАДЕМИИ НАУК АРМЯНСКОЯ ССР

Зарарциций артир. актры XVII. № 6, 1264 Стрия технических наук

СТРОИТЕЛЬНЫЕ КОНСТРУКЦИИ

### **А. А. РОТИНКНЦ**

# К РАСЧЕТУ МОНТАЖНЫХ УСИЛИЙ В ПУЧКАХ ЖЕЛЕЗОБЕТОННЫХ ПРЕДВАРИТЕЛЬНО НАПРЯЖЕННЫХ ПРОЛЕТНЫХ СТРОЕНИЙ МОСТОВ

При изготовлении желелобетонных предварительно напряженных пролетных строений в подвижных металлических стендах арматурные вучки натягиваются до бетоппрования коне рукции и усилие натяженив передается на стенд. В процессе изгяжения пучкой металлическая конструкция стенда и пытьвые, сжатие, которое вызывает спотнетствующее укорочение продольных балок стенда, а также прогиб поперечных балок, дивфрагм и закладных деталей. В предлагаемой авгором методике расчета монтажных усилий в врыатурных пучках, аводится приведенная жесткость стенда с учетом прогиба ноперечных балок, дивфрагм и закладных деталей.

Определим приведенную жесткость стенда при натяжении пуч-



Рис. 1. Схема металлического степал. Б.1. Блака верхней распорки: Б.2—блака нижней распорк. Б.3 – опорная блака: Б.4—амафоагиа; В.5 алкладние деглан; Р—уснане натяжения нижних арматузиках пурков балки, Р. – уснаме натяжения пучков в панте балки.

ков в нижнем поясе бялки. Обозначся через Р силу натяжения, получим следующие выражения для укорочения верхней балки (рис. 1):

$$\Delta_b = \frac{P \cdot a \cdot L}{c \cdot E \cdot F_1} \tag{1}$$

и укорочения нижней балки

$$\Delta_{*} = \frac{P \cdot b \cdot l}{E \cdot F} \tag{2}$$

Здесь Е-модуль упругости балок: F<sub>1</sub>-площадь сечения балки Б-1. F<sub>1</sub>-площаль сечения балки Б-2.

Перемещение недеформированной балки Б—З, на уровне-центра тяжести вриматурных пучков нижнего пояса от укорочения балов Б—1 и Б—2 будет разно (рис. 1):

$$\Delta_{1} = \Delta_{0} + (\Delta_{n} - \Delta_{b}) \frac{b}{c}$$
(3)

Обозначия через  $f_{4}$ -суммарный прогиб двух балок Б-3,  $f_{4}$ -суммарный прогиб двух диафрагм Б-4.  $f_{5}$ -суммарный прогиб закладных деталей Б-5 с двух концов стенда, получим следующее выражение для определения суммарного перемещения концов арматурных пучков (рис. 1):

$$\Delta_1 = \Delta_1 + \frac{2P}{3EJ} - \frac{a^3b^2}{c} + \frac{PI_1}{EJ_4} + \frac{PI_2}{24EJ}$$
(1)

Злесь  $I_3$ ,  $I_4$ ,  $I_6$ —длины, а  $J_3$ ,  $J_4$ ,  $J_5$ —моменты инерции сечения соответ ственно балок Б-3, Б-4 и Б-5.

Приведенная жесткость стенда может быть найдена из выражения:

$$E_{143}(F_3 + F_2) = \frac{PL}{\Delta_1} .$$
 (5)

откуда приведенный модуль деформации стенда;

$$E_{1} = \frac{PL}{\Delta_1(F_1 + F_2)} \tag{6}$$

Аналогично, при натяжения пучков в плите балки усилием *Рь* (рис. I) получим следующие выражения для определения суммарного перемещения концов арматурных пучков в поясе балки:

$$\Delta = \left[ \frac{b_1 L}{cEF_2} - \left( \frac{a_1}{F_2} - \frac{b_1}{F_2} \right) \frac{L}{cE} \frac{a_1}{c} + \frac{a_1}{3EJ_3} \frac{a_1 \cdot b}{c} + \frac{1}{24EJ_6} \right] P_1 + f_2$$
(7)

где прогиб балок у нижних пучков

$$f = I - \frac{P_{1} \cdot b_{1} \cdot a}{3EJ_{2}c} \cdot (c^{2} - a^{2} - b^{2}).$$

Приведенная жесткость стенда для расчета потерь усилий в нижних пучках при патяжения верхних

$$F_{Wap} \left( F_1 + F_2 \right) = \frac{P_{s-L}}{\Delta_u} \tag{8}$$

Соотяетственно приведенный модуль деформации стенда будет ранен

$$E_{\pi \to \mu} = \frac{P_{\pi} \cdot L}{\Delta_0 \left(P_{\pi} + P_{\pi}\right)}$$
(9)

48

#### К расчету усилий в пучках железобетонных мостов

Величины расчетных усилий Z, с которыми должны быть натянуты арматурные нучки, определяются из расчета прочности предварительно напряженной конструкции. Силы монтажного натяжения V не всегая равны расчетным. Необходимо определить монтажные усилия, которые бы обеспечили в итоге заданные расчетные натяжения. В связи с тем, что арматурные пучки натягиваются последовательно в определенном порядке, например, как показано на рис. 2, усилия в равес натянутых пучках будут, очевидно, изменяться последующим натяжением остальных пучков ч. следовательно. для получения в

27

28

5	11	17	25 .✦ 23	26 ♦ 24	18	12	6
3	9	15 +	21	22	<i>16</i> ♦-	10	4
+	7	13	19	20	14	8	2



конструкции расчетных усилий Z отдельные нучки должны натягиваться неодинаково. При натяжении *i*-го пучка силой V во всех ранее натянутых i-1 пучках возникнут потери усилий  $X_i$ , величины которых определяются из равенства деформаций стенда и пучков-Если обозначить через  $E_a$  модуль упругости, а через  $F_a$ -площадь сечения арматурного пучка, то можем написать

$$V - X_1 = X_1 \frac{E_0 (F_1 + F_2)}{E_a F_a (i - 1)},$$

$$X_i = V \frac{(i-1)}{(i-1)+3},$$
 (10)

где

$$P = \frac{E_0 (F_1 + F_2)}{E_a F_a}.$$

Начальное усилие в каждом пучке уменьшится на величину

$$\Delta X_{i} = \frac{X_{i}}{i-1} = V \cdot \frac{1}{(i-1)+\beta}$$
(11)

4 TH. No 6

Если окончательное натяжение всех нижних пучков должно быть Z, то

$$V_{1} - V_{2} \frac{1}{1+1} - V_{1} \frac{1}{2+1} - \cdots - V_{11} \frac{1}{10+3} - V_{12} \frac{1}{11+5} = Z,$$
  
$$V_{2} - V_{1} \frac{1}{2+3} - V_{1} \frac{1}{3+3} - \cdots - V_{11} \frac{1}{10+8} - V_{12} \frac{1}{11+5} = Z$$

$$V_{11} - V_{12} \frac{1}{11+\beta} = Z; \ V_{12} = Z;$$

Отсюда

$$V_{i} = V_{i+1} \left( 1 + \frac{1}{i+\beta} \right), \tag{12}$$

где Сила монтажного натяжения последующего арматурного пучка.

Монтажное уснане в каждом пучке *i*-ой группы определяется по формуле

$$Z_i = \frac{V_i + \Delta X_i}{2} \tag{13}$$

Пример расчета. Псходные данные: расчетный пролет предварительно напряжённого пролетного строения моста  $l_p = 33,5 \text{ м}$ ; длина балок стендя L = 34, 20 м; длина арматурных пучков  $L_1 = 37, 80 \text{ м}$ ; состав арматурного пучка—24 ф 5; число пучков в инжнем воясе —26 в илите —2; площаль сечения верхней балки стенда  $F_1 = 420 \text{ с.м}^2$ ; влощадь сечения инжней балки стенда  $F_2 = 968 \text{ с.м}^2$ ; модуль упругости материала балок (сталь марки СТ. 3)  $E = 2,1 \cdot 10^3 \text{ кг/с.s}^2$ ; Модуль упругости арматурных, пучков  $E_a = 1,8 \cdot 10^9 \text{ кг/с.s}^2$ ; Размеры металлического стенда: a = 97 с.м; b = 263 с.м; c = 360 с.м;  $a_1 = 310 \text{ с.м}$ ,  $b_1 = 50 \text{ с.м}$ ,  $l_2 = 66 \text{ с.s.}$ ,  $l_4 = 126 \text{ с.м}$ .

Армирование сечения производится согласно рис. 2. Папряжение арматуры производится силой *P* = 1000 *m*. При заданных величинах во формулам (3) и (4) находим суммарное перемещение концов арматурных пучков;

 $\Delta_1 = 1.18 \pm 0.18 \pm 0.026 \pm 0.008 = 1.39$  c.s.

Приведенная жесткость стенда согласно формуле (5)

$$E_{1,ap} \cdot (F_1 + F_2) = 2.45 \cdot 10^9 \ \kappa z.$$

Приведенный модуль упругости по формуле (6)

$$E_{1.np} = 1.77 \cdot 10^{\circ}.$$

При натяжении пучков в плите балки усилием  $P_0 = 100 m$ , суммарное неремещение кояцов арматурных пучков в поясе балки согласно (7)

$$\Delta_{\rm fl} = 0.115 \, \, c.u.$$

Приведенная жесткость стенда для расчета потерь усилий в нижних пучках, при натяжении верхних, согласно (8).

# $E_{\text{Here}} \cdot (F_2 + F_2) = 2.98 \cdot 10^8 \ \kappa 2.$

Приведенный модуль упругости стенда согласно формуле (9)

$$E_{\rm 11 np} = 2.05 \cdot 10^6 \ \kappa z / c. w^2$$
.

В связи с тем, что характер деформаций при натяжении нижних и верхних пучков различный, приведенный модуль упругости стенда необходимо определить отдельно.

Определим потери усилий в пижних пучках при их натяжении

$$3 = \frac{E_{a}}{E_{a}} = 144.5;$$
  
 $F_{a} = 25\phi5 = 9.42 \ c.u^{3}.$ 

Монтажные усилия Z, в каждом пучке ярматуры 1-ой группы, вычисленные по формуле (13), сведены в табл. 1.

Таблица 1

Определение величии монтажных усилий в арматурных пучках

Помера групп пучков (7)	Номера пучков в группе	i + 5	$1 + \frac{1}{1+3}$	$V_{I} = V_{I+1} \begin{pmatrix} 1 & \frac{1}{l+3} \\ (m) \end{pmatrix}$	$Z_{l} = \frac{-\Delta X_{1l}}{2}$ (m)
1 2 3 4 5 6 7 8 9 0 11 12 13 14	1+23+45+6++89+1011+1213+1415+1617+1819+2021+2223+2425+2627+28	145.5 146.5 147.5 149.5 149.5 150.5 151.5 152.5 153.5 154.5 155.8 155.8	$\begin{array}{c} 1.00687\\ 1.00653\\ 1.00673\\ 1.00573\\ 1.00569\\ 1.00669\\ 1.00664\\ 1.00664\\ 1.00656\\ 1.00656\\ 1.00651\\ 1.00617\\ 1.00613\\ 1.00639\\ 1.00639\\ \end{array}$	$\begin{array}{c} 107,166\\ 106,435\\ 105,713\\ 105,001\\ 104,299\\ 103,605\\ 102,922\\ 102,247\\ 101,581\\ 100,924\\ 100,275\\ 99,634\\ 2>49,5=99\\ 99,0 \end{array}$	54.0 53.5 53.0 53.0 52.5 52.0 52.5 52.0 52.5 51.5 51.5 51.5 50.5 50.0 50.0 50.0 50

Определим потери усилий в нижних пучках при натяже-нии верхних. Оба верхних пучка во избежание песимметричного обжатия стенда и уменьшения монтажных усилия в верхних пучках натягиваются одновременно силами по 49,5 m. Следовательно,

$$V = 99m; \quad = \frac{F_{0}(F_{1} + F_{2})}{E_{0}F_{0}} = 176.$$

Потеря усилия в каждой группе инжних пучков определяется по формуле (11)

$$\Delta X_{\rm H} = \frac{99}{13 + 176} = 0.522 \ m,$$

где индекс 14 означяет, что в балке имеется 14 групп пучков. Учитывая потери усилий в нижних пучках при натяжении верхних, величину максимального монтажного усилия Z<sub>1</sub> (табл. 1) следует увеличить на 0,5 *m* и опо будет равно 54,5 *m*. Приведенный расчет показывает, что величина потери напряжений в арматурных пучках при их натяжении в данном примере достигает 10% от расчетного и пренебрегать этим не следует, так как арматурные пучки окажутся недонапряженными.

Поступкло 18.VII.1964

#### Ա. Ա. ՈՈՏԻՆՅԱՆՅ

# ՆԱԽԱԼԱԻՎԱԾ ԵՐՎԱԹՔԵՏՈՆԵ ԿԱՄՈՒՐՋՆԵՐԻ ՀԵՆԱՄԵՋԱՅԻՆ ԿԱՈՈՒՑՎԱՆՔՆԵՐԻ ԱՐՐԱՆԱՅԻՆ ՓՆՋԵՐՈՒՄ ՄՈՆՏԱԺԱՅԻՆ ՃԻԳԵՐԻ ՀԱՇՎԱՐԿՄԱՆ ՇՈՒՐՋԸ

# Ամփոփում

Շարժական մետաղական ստենդներում նախ տահաների կատաներ հնամեջալու կառու լու ըներ պատրաստելիս ամրանային փնջերը և են նախ քան կոնսարուկցիայի բետոնումը և ձգման ճիգը փոխանցվում է ստենզին։ Ալրանային գին։ Ալրանային ստենդի ստնայի կողմից առաջարկվող Համար եղիստի կողմից առաջարկվող բերված կողտուխյունը հաշվի առնելով լալստկան հեծանների, գիաֆրազմ ների և միջադիր մասերի չկված ընհրու

PLUGKT

#### 24344442 UUA ԳԻՏՈՒՇՅՈՒՆԵԵՐԻ ԱԿԱԴԵՄԻԱՅԻ ՏԵՂԵԿԱԳԻՐ ИЗВЕСТИЯ АКАДЕМИИ НАУКАРМЯНСКОЯ ССР Зарабрашина арилических наук ХVII, № 6, 1964 Серия технических наук

ХИМИЧЕСКАЯ ТЕХНОЛОГИЯ

### А. Г. АЗИЗЯН, Н. И. СМИРНОВ

# ГИДРОДИНАМИКА БАРБОТАЖНЫХ ПРОЦЕССОВ

# Сообщение З

# Проверка расчетных уравнений гидролинамики барботажных реакторов

Ранее нами, совместно с Р. А. Меликяном, предложены уравнения [1], позволяющие рассчитывать высоту газожидкостного столба. скорость всплывания и время контакта между газом и жидкостью для двух гидродинамических режимов: барботажного, или режима свободного всплывания пузырьков газа, и смешанного. при котором наряду со свободным всплыванием пузырьков имеет место также образование газовых струй [2]. До настоящего времени при расчете гидродинамнии аппаратов барботажного типа, применяемых в химической промышленности, используются эмпирические уравнения [3-7], как например  $H = (1, 4 \div 1, 6)$  h, гле h – начальная высота слоя жидкости (до барботажа); Н — высота слоя газожидкостной смеси при барботаиже. Это уравнение, как и ряд других, дают лишь приближенные значения гидродинамических величин, причем в отдельных случаях значения, полученные таким путем, весьма далеки от истинных. Это объясняется тем, что вывод уравлений базируется на частных опытах, вследствии чего они не учитывают влияния конструкции аппарата и физико-химических свойств участвующих в процессе веществ, тогда как этими факторами в значительной степени обусловлена гидродинамика процесса барботажа.

Как уже отмечалось, выведенные нами уравнения применимы для двух различных гидродинамических режимов всплывания газа через слой жидкости. Поэтому прежде всего необходимо определить наличие того или иного режима, для применения соответствующего уравнения. При помощи уравнения переходя возможно определить область действующего гидродинамического режима

$$(W_{-}) = -\frac{14}{2} n d_0^{2.5} \cdot \left(\frac{1}{10}\right)^{0.5}$$
 (1)

где (W<sub>с.и.)крит.</sub> — скорость газа в полном сечении анпарата в условиях перехода от барботажа к смешанному барботажноструйному режиму в *м/сек*; d<sub>0</sub> — диаметр отверстий или барботёров;

*и* — число барботеров;

D - внутренний лиаметр апнарата в м;

γ<sub>b</sub> — удельный вес газа в кг/м².

Если заданцая скорость газа в полном сечении аппарата W<sub>ся</sub> менее рассчитанного по уравнению (1) критического значения, то имеет место барботажный режим, в протинном случае—смешанный барботажно-струйный режим. Выведенные в [1] уравнения, после некоторого уточнения можно представить в следующем виде. Для барботажного режима

$$(W_{1})_{cp} = \left(\frac{h^{3} c^{5} D^{3} D^{3}}{b d_{0}^{6} q_{0}^{5} n^{0} c^{8}} W_{2}^{4} - 1\right) \cdot W_{2}$$
(2)

$$H = \frac{h^{1,25} D^{0,55}}{h^{0,25} D^{0,55} - bd_0^{0,05} u^{9,83} W_d^{0,83}}.$$
 (3)

Для смешанного барботажно-струйного режима:

$$(W_{d})_{c} = \left(\frac{1}{cd_{0}^{4,13}} \frac{D^{0,13}}{n^{0.35}} W_{d}^{0,13} - 1\right) W_{c}$$
(2a)

$$H = \frac{h^{1,25} D^{0.85}}{h} \frac{D^{0.85}}{D^{0.85}} \frac{c d_0^{1,13}}{n^{0.85}} W_d^{0.18} .$$
(3a)

где (W,)<sub>ср</sub> — средняя по высоте скорость всплывання газа в *м сек*; W<sub>d</sub> — скорост: истечения газа в жидкость в *м сек*;

b и с — постоянные для данной пары жидкость-газ, причем

$$b = \frac{2.1}{r_c^{0.35}} \frac{1}{g^{0.15}} \frac{1}{g^{0.15}} \frac{1}{g^{0.15}}$$
(4)

$$=\frac{3,83}{\mu_r^{0.13}}$$
(4a)

гле у влакость жидкости в кг/м. сек.

э-поверхностное натяжение на границе фаз в кг. сек<sup>2</sup>/м<sup>2</sup>.

g ускорение силы тяжести в м'сек-.

Проверка вышепринеденных расчетных уравнений произведена по пяти видах барботажных реакторов, применяемых в настоящее время или ранее применяющихся на одном заводе органического синтеза. Принцип работы и конструкция всех видов реакторов аналогичны, и они отличаются друг от друга лишь размерами и количеством барботёров. Реактор представляет полый вертикальный цилиндрический анпарат, в который на определенную высоту *h* заливается жидкий катализатор (рис. 1, 1) и через его слой пропускается реагирующий газ.

Небольшая часть газа вступает в реакцию, образуя целевой продукт и ряд побочных, которые вместе с пепрореагированним газом удаляются св. рх.. При барботаже газа через катализатор, уровень последнего доходит до высоты *H* (рис. 1, 4), причем отдельные брызти катализатора повадяют на стенки реактора выше уровня *H* и, стекая обратно, оставляют на стенках смолистые вещества, которые, на-

54

Гидродинамика барботажных процессов



апливаясь в течении продолжительной работы, образуют значительные наслоения, так называемый "купол". При вскрытии реактора во время ремонта достаточно замерить высоту нижней кромки "купола" (рис. 1. III), чтоб получить представление о высоте газожидкостного столба Н.

Таким образом, представлялось возможным проперить уравнения для расчета величины *H*, в так как все вышеприведенные уравнения вывелены на основании одних и тех же экспериментальных данных [1, 2], то это подтвердиг также правильность уравнений для средней скорости всплывания. И времени контакта газа с жидкостью

$$\tau = \frac{h}{(W_{c})_{cr}}$$
 (5)

Характеристики исследуемых реакторов, а также данные расчетов и замеров приводятся в табл. 1. Прежде всего определяем по уравнению (1) кратическую скорость ( $W_{c,s}$ )<sub>вркл</sub>, которая во всех случаях больше и и, следовательно, имеет место барботажный режим, т. е. используются уравнения (2), (3), (4). Приняв  $\gamma_c = 1500 \ \kappa z^2 m^3$ ,  $\gamma_b = 1.2 \ \kappa z/m^3$ ,  $\mu_c = 2.4 \ cn$ , (сантипуаз)  $z = 50 \ duh \cdot cm$  нетрудно согласно (4) вычислить постоянную b = 0,1. Подставив значения b и других параметров в уравнения (2), (31, (5) получим расчетные величины для высоты газо-жидкостного столба *H*, средней скорости всплывания газа ( $W_a$ )<sub>ср</sub> и времени контакта между газом и жидкостью.

Замеры действительной высоты газожидкостного столба  $H_A$  с целью проверки расчетных уравнений произвелены в течении 1961 1963 годов описанным способом. Результаты этих замеров, представленные в табл. 1, показывают, что они хороню совнадают с расчетной величиной H. Это подтверждает правильность уравнений (1), (2), (3), (4).

Данные табл. 1 подтверждают также известное положение о влияныя времени контакта на степень конверсии газа [8]. Так, если сравним ланные граф 5 и 6 табл. 1, то нетрудно видеть, что при работе большого реактора с одним барботером за счет увеличения средней скорости исплывания от 1,15 до 1,85 *м*,сек время контакта сократилось с 3,48 до 2,16 сек. Как и следовало ожидать, это повлекло за собой уменьшение конверсии газа. 11 действительно, при работе большого реактора с одним барботером в иоябре-декабре 1962 г. произведенные анализы газа из реакторов с n = 6 и n = 1, показали, что во вто-

55

Таблица 🗜

	Малый	средний	Большой реактор			
наиженование параметров	реактор	реактор	n 4	<i>n</i> 6	<i>n</i> = 1	
Внутренний акаметр D и	1,45	1,95	2,95	2,95	2,95	
$M^3/4ac$	1400	3200	7000	7000	7000	
Лиаметр барботеров d. м	0,14 4,0	0,20 4,0	0,20 4,0	0,18 4,0	0,29 4,0	
hapata $\frac{4 Q}{\pi D^2}$ .c/ces	0,222	0,279	0,266	0,266	0,26 <b>6</b>	
Скорость истечения газа И а могк Критическая скорость газа в нолном	23,6	8,8	14,5	11,9	27,6	
пенкю (1) м сек	1,74	6,94	4.05	4,28	2,76	
по уравнению (2) м/сек	2,00	1,90	1,28	1,15	1,85	
время контакта по уравненики (а-	2,0	2.1	3,12	3,48	2,16	
Нысота газожнакостного столба на по уравнению (3) (м)	4,46	4.60	4.85	4.95	4,60	
Действительная (замереная) высота газожидкостного столба 11; (.и) -	4.5-4,7	4.7-4.8	4,8-5,0	5,0	4,8	

ром случае конверсия реагирующего газа уменьшилась с 15,5% до 12,5%, причем выход целевого продукта возрос с 79,6% до 82,0%.

Предположим, что на большом реакторе установлена распределительная сетка с отверстиями 0,05 и, n = 631, что логично и геометрически возможно. В этом случае при прочих пеизменных условиях (D,  $Q_0$ , h) получим  $W_d = 1,46 \ m/ce\kappa$ ,  $H_{paren} = 8.8 \ m$ ,  $(W_a)_{ce} =$  $= 0,244 \ m/ce\kappa$ ,  $\tau = 17,8 \ ce\kappa$ . Как видим, средняя скорость всплыванчя значительно уменьшилась, что можно приписать образованию мелких пузырьков (из маленьких отверстии), всплывлющих с небольшой скоростью [9-11], а увеличение времени контакта велет к унеличению выхода побочных высокомолекулярных продуктов [8]—смол, забивающих отверстия распределительной сетки. И действительно, при попытке установить в реакторах распределительные сетки, последние быстро выходили из строя вследствии забивки отверстий.

С помощью выведенных уравнений возможно обрабатывать экспериментальные данные других авторов. Так Аксельрод и Дильман [12] при проведении опытов с газожилкостными эмульсиями в системе вода-воз, ух в одном из опытов при барботажном режиме имели:

 $d_0 = 0.001 \text{ M}, n = 37, D = 0.08 \text{ M}, h = 0.02 \text{ M}, W_{cu} = 0.015 \text{ M/cer},$ 

По выведенным нами уравнениям  $W_{il} = 2,6$   $M_i cek$ ,  $(W_{csl})_{k2} = -0.0778$  M/cek (следовательно имеет место барботаж, так как

 $(W_{cm})_{kp} > W_{cm}$ ,  $H_{parm} = 0.025$  M,  $(W_s)_{tp} = 0.054$  .u/cek, z = 0.37 cek. B STOM CLYMAE

$$\frac{h}{H_p} = \frac{7c_N}{7ma_n} = 0.78.$$

Как видим, вычисленная величина <sub>Тся</sub>/<sub>Тжилк</sub>, отличается от полученной авторами на 15%, что может быть объяснено небольшой величиной *h* и, вследствин этого, возможностью ошибки при замере. Ван-Кревелен и Гофтизер [11] производили опыты, при которых газ барботировал через жидкость в сравнительно небольших стеклянных колоннах.

Из работы упомянутых авторов нами обработаны результаты нескольких опытов, выбранных так, чтобы охнатить различные значения  $d_0$ , D и H. Во всех опытах воздух барботировал через воду, число отверстий n = 1, режим барботажный. Данные авторов и результаты расчетов по уравнениям (3) и (4) приводятся в табл. 2, из которой видно, что расчетная величина  $H_0$  совпалает с действительной  $H_a$ .

Таблица 2

NN ORNIOD	Dм	k "u	₫ <sub>a</sub> .₩	Шен м/сек	•Wd мјегк	Плейст. "М	Н <sub>рагч.</sub> "И
73 80 83 163 164	0,077 0,026 0,038 0,051 0,051	0,666 0,266 1,411 0,497 0,469	0.0023 0.0023 0.0023 0.0012 0.0012	0.0057 0.0171 0.0144 0.1053 0.0262	6,35 2,18 3,81 9,60 47,10	D,68 0,29 1,49 0,51 0,51	0,678 0,274 1,450 0,508 0,512
178	0,051	0,499	0,00055	0,0019	42,00 160,0 103,0	0.51	0,530

Выведенные нами уравнения возможно применять к ситчатым тарелкам ректификалионных, абсорбционных и др колони, где имеет место барботаж газа через слой жидкости. Например, для ситчатой тарелки колонны ректификации бензола D = 1 м,  $d_0 = 0,002$  м, шаг s = 0,04 м, n = 1750, h = 0,01 м, 0,1 м/сек,  $\gamma_c = 800$  кг/м<sup>3</sup>,  $\gamma_b = 20,04$  м, n = 1750, h = 0,01 м, 0,1 м/сек,  $\gamma_c = 800$  кг/м<sup>3</sup>,  $\gamma_b = 20,04$  м, n = 1750, h = 0,01 м, 0,1 м/сек,  $\gamma_c = 800$  кг/м<sup>3</sup>,  $\gamma_b = 20,04$  м, n = 14,3 м/сек,  $(W_{cm})_{kp} = 0,089$  м/сек. Так как ( $W_{cm}$  имеет место смешанный барботажно-струйный режим. Применяя уравнения (2a), (3a), (4a), (5) получим  $H_{para} = 0,0227$  м,  $(W_x)_{cp} = 0,08$  м/сек,  $\tau = 0.125$  сек, что весьма вероятно в колоннах подобного типа.

Резюмируя сказанное, можно отметить, что яыведенные нами уравнения применимы при расчете и конструировании барботажных реакторов. С помощью этих уравнений можно полсчитать время контакта между газом и жидкостью, а также рабочий уровень жидкости в барботажных реакторах. Кроме гого, приведенные уравнения могут быть применены и для других барботажных процессов, например, в тарельчатых ректификационных, абсорбщионных и др. колоннах.

57

А. Г. Азизян, Н. П. Смирнов

Авторы выражают благодарность Р. А. Меликяну за ценные советы, данные им в процессе выполнения работы.

Ереванский политехнический виститут

им. К. Маркса

Поступило 4.V11964

Ա. .. ԱՉԻՉՅԱՆ, Ն. Ի. ՍՄԻԲՆՈՎ

(2.ພ.ງປະຖຸມເປີ 3)

### <u>ԲԱՐՔՈՏԱԺԱՅԻՆ ԳՐՈՏԵՍՆԵՐԻ ՀԻԳՐՈԳԻՆԱՄԻԿԱՆ</u>

# Ամփոփում

Հորվածում արվում է ճշաված և գործնական հարվուքների համար հարմարեցրած այն կրիտերիալ չավասարումները, որոնը դութո են ընդդել նաիտրդ հաղորդումներում։ Հայիքան հավասարումները ստուդված են հինդ տեուսելի արտագրական թարթումնելին ռետկութներում գործառանային պալ-And Salpand, h papap դեպ phoned anagefund gape Sampas suchas Malap Sudpe-44 be sugarangar thelip splant down Sugard a bour brushing him Sugaran րանաձևերի հիման վրա արած եղրակացությունները միանդումայն համբնկնում են ավլայ ընացավառում զոյություն ունեցող տեսական և պրոկտիկ Տաmy philiph Stant

Propo plyind sugarangen Habel Spitain down doughood by my shaftentyակզի կաղմից ստացված ճման վործնական ավյալները և ապացուցված է, որ Նրանը միանդամութ, բավարար կերպով հերարկվում են վերաչիշլալ <mark>Տավա</mark>սարումներին։ Բայի այդ ցույց է տրված, Թև ինչպես կարելի է զուրս ընթած ծավասարումները օգտացործել ավահավոր աշտարակների ծաշվումների դեպnord:

Եղրակացու կուն է արված, որ նախորդ հաղորգումներում գուրս թեթված հայկքան հույասարունները պիտունի են թարթուտումային տպարատների մեջ ակուկի աշխատան թույին մակարգանը, ցացի և չեղուկի կոնտակոի տեսunplander to my allow planticher Sugaham. Surdamp

### ЛИТЕРАТУРА

- 1. А. Г. Азизян, Р. А. Меликин И. И. Смирнов. "Шли. АН Армянской ССР", серия ТН 1. XIV, 2. 1961
- 2. А. Г. Азизян. Р. А. М. ликян. И. И. Смирнов, "Изв. АН Армянсков ССР", серия TH, XIV, 3, 1961.
- 3. А. Г. Касаткан. Процессы и аппараты химической технологии, Госхимиздат, 1360.
- 4. В. Г. Левич. Филико-химическая термо цинамиза, 1959.
- 5. В. Г. Бигдасаров. Геория, расчет и практика ургазлифта, 1947.
- 6. Я. Наборовский. Процессы химической технологии, Госхимиздат, 1958.
- 7. А. П. Плановский, В. М. Рамм, С. Э. Коган. Процессы и вппараты химической технологии, Госхимиздат, 1962.
- 8 И И. Смирнов. Соптеточески каучуки, Госхими дат, 1954.
- 9. L. Massimula, A. Solimondo, E. Squilace BCE 6, 4, 1961
- 10. E. Coester, ZAP, 13, 5, 1951.
- D. W. Van-Krevelen, P. J. Hoftlyzer, "Chem Eng. Progr.", 46, 1, 1950.
   Л. С. Аксельрод, В. В. Дальман, Журн, "Химическая промышленность", № 1, 1954.

# содержанне

XVII тома "Известий АН Армянской ССР" (серия технических наук)
Ne CTD.
К внедению ясжаунаролной системы елинии в СССР
1 ндравляка
Г. А. Макарян. К определенны гидравлического показателя русла 3-3
Энергетика
<ul> <li>Г. Т. Адоин, К теорин и методам расчета многополюсника (сообщение 1)<sup>+++</sup>, 5-3</li> <li>Г. Т. Адоиц, К теорин и методам расчета многополюсника (сообщение 2)<sup>+++</sup>, 6-3</li> <li>Г. А. Айранетян. Некоторые вопро ы несинхронных АШВ межсистемных электропередач объе интенных энергосистем</li></ul>
7. А. даланик. Об олном принципе построения оптимального режима энерго- системы с дефицитом мощности • • • • • • • • • • • • • • • • • • •
вих электростанций в энсргетических системах
М. Г. Мнацаканял. Передаточная функция трехфазного трансформатора тока с
<ul> <li>Э С. Потасбеков. К вопросу пырацинализа многолетных колебаный гидроклект- роэпергии тепловыми электроствициями</li></ul>
<ul> <li>Б. Е. Сифаров. Определение рационального премени регулирования поворютно- лонастных гидротурбии на электронной инфровой вычислительной манине 5—25.</li> <li>А. С. Торосян. К вопросу о применямости критериальных координат для обоб- шения данных потерь мощности на корону</li></ul>
Гнаротехника

F. 2	<mark>1. Амбарцумян</mark>	Пекоторы	е новые	eniccheannail	ня по скнознь	ім ш <b>по</b> рах	E FILLE	
	равзическим	барьером-						4 - 43
ĴI.	b Lyunman.	Влияние	больнянх	воздушны	х включений	на работу	нанор-	
	ILEX DOLOBOR	08 *****				$\{ \cdot, \cdot, \cdot, \cdot, \cdot \}$		4 27

### Приборостроение

Д.	0.	Аветисян.	Псслед'	зание	94030	ш	Z I	Х	apa	IKT	ep	яст	нκ	- pi	ery	<u>en</u>	110	ppd	B	113	ข้อ:	30		
		<u> ກຸ່ມແດ້ຄຽວອ</u>	прямого	кзмер	RHJS						6				1								6 - 3	23

### Гидрология

Э.	А.	Атаян. Внутригодов	ioe pachpe;	зеление	стока рек	бассейна	верхнего	104e-	
		ния р. Аракс + + +							5 - 69
И.	В.	Егиазаров. Влияние	вирокой	смеси	навосов и	C321001200	стки рус.	ла на	

- цвижение и расход напосон (сообщение 1). • • • • • • 2-29 И. В. Егиазаров. Влияние широкой смеси напосон и самоотмостки русла на

- или и инистояни. Опредставие подаемного стока рек Араганского массява 0-41

### Тенлотехника

- П. Г. Таганян Исследование теплоотдачи и аэродинамического сопротивления поперечного обтекаемого круглого разреяного ребра - - - - - - - - 6--33

#### Сейсмостойкость сооружения

1.4	Командрина. О	расчете	здания	н на	ce	йсмі	нчес	NRG	80	здеі	191	BNN	c j	учо	NOI:	
	пространственной	й работы					-					6 B		•		4-17

#### Инженерная сейсмология

Э.	E	Хачиян.	Pacier	соаруж	сений	на	cenc	NO(	C T C	DĤ K	001	ь	110	2	iK€)	ene	pol	rpa	13()	MEN		
		снаьных	землетря	псение	(coodii	tenno	: 3)											•	•		 -4	t

#### Строятельные конструкции

$P_{-}$	C.	Аветисян. О посерях предварительного напряжения при прогреме желе-
		лобетонных конструкций на стендах ••••••••••••••••••••••••••••••••••••
A.	<u>B</u> .	Аконян В. А. Карапетян. Экспериментальное исследование жесткости
		туфожелезобетонных балок при длятельном действии нагрузки ••••• 4-77
В.	$H_{\rm c}$	Гусаков, К. О. Карамян. Исследование самозванкеривания арматуры в
		предварительно напряженных силикато-бетопных балках
Γ.	М.	Канецян Статическая и усталостная прочность струкобетовных балок
		(сообщение 3) 2-53
$\Gamma_{\gamma}$	М.	Канеции. Статическая и усталостизи прочность струнобетонных балок
		(coofingenate 4) · * · · · · · · · · · · · · · · · · ·
Л.	ж	Ротаняна, К расчетт монтажных уснлий в пучках железобстонных пред-
		варительно наприженных пролетных строений мостов
$C_{-}$	Γ.	Шагинян. Исследование отсека миогоэтажного крунноблочного жилого
		лома на молелях с применением сейсмоварышного поэтенствия 5-51
		Строительные материалы
А.	А.	Аракелян. К попросу определения прочности безона

- М. З. Симонов Новын прибор и методы аля изучения свойсти бетонной смеси 3-3.

# Химическая технология

A. F	Азизян, П	$H_{\rm c}$	С.	ųμ	то	а.	Ľ	нд	po	ы	d II	a s	ш	e a	Saj	րն	0T	аж	HЬ	iX.	īþ	σι	ter	cee	80	(0	00	б-			
	ление 3) -				•		•		•								÷		4	ų			۰					i.	6	-5	3

# Научные заметки

И.	Н. Юоян. К исследованию безразмерных характеристик гидромеханических	
	передач	5-~77
Й.	Ф. Гончаревич, Е. А. Симоняч Некоторые закономерности соударения гру-	
	за с вибрирующей поцерхностью	1-57
Ь.	С. Гукасян. Вибрации, возникающие при работе токарного станка	2-73
М.	С. Минасбекян, Г. А. Султанян. Погрешности, связанные с теплопровод-	
	ностью проводов термопар	2 79
А.	Т. Оганесян. Прибор иля измер ими остаточного напряжения в электрических	
	конденсаторах	4-83
.и	П. Слакин. Особенности износа резцов в записимости от их свойств	2 - 67
<b>B</b> .	Г. Чалабов, Р. В. Малов. К вопросу снижения токсичности отработалиних	
	газов транспортных средств горнодобывающей промышленности	2-76

61

# 884.0.590.5668655

# «Հայկական ՍՍՌ ԳԱ Տեղեկագրի» (տեխնիկական զիտությունների սերիա) XVII նատութ

3.5	A.S.
+ 12	SZ

HHAR-ned Apartaphipp	all apunhily	Sw led in part of	depunder page .		1-3
----------------------	--------------	-------------------	-----------------	--	-----

### Հիգտովլիկոս

### ind edpodd:

1. S	. Unning. Punyduphhamhukpp sugadwe dhilayi k uhunefi juu dhimphi jug (su-	
		3-3
s. 5	Ingalig, Bugdupakauhukoh indunepinene a sweldun departapp (swerped 2)	6-3
P. I.	, Parchappan, then the physican and an and and and phy abayond the suprame p-	
	phulupmed (Sugappoid 2)	3-10
5. U	է Բուսնաչյան։ Ա. Մ. Սարգսյան, <i>Եռերդետիկ սիստեմում</i> աչ <i>իստասդ պոմպակու</i> -	
	ատակիչ երդրակայանի ապարմայ ռեմիմի ընտրությունը	1 _ 53
< 11	. Բուսնաբյան, Էներդետիկ սիստեմում պոմպակուտակիչ հիդրոկայանի ամենա-	
	- ձևոնտու ռնժիքի բնարությունը զիհամիկական ծրադրման եղանակով	3 33
ч.,	: Գավրության, փոփոխական հասանջի ցանցի ժողելի թեռների ժողելացուժը	
	անավող մերենայի օդնությամբ ․․․․․․․․․․․․․․․․․․․․․	1-31
l, is	։ Գիլանյան, Հղորության դիֆիցիտով էներդոսիստեմի օպտիմալ ռեմեմի կառուց-	
	ման մի սկզրունքի վերարերյալ	1 - 23
U, C	1. Թորոսյան, հատկի կորուստենրի թևզմանրացվան ճամար կրիտերիալ կոորգի-	
	նատային սիստեմները օգտաղործելու շարցի մասին	5-0
9. 9	է Կումսիայվ լի, <i>ի</i> ներդետիկական սիստեմների ջերմային էլեկտր <mark>ակայան</mark> -	
	ների կածոնավորման կայունու,թյուն շնտագոտությունը	2_21
9_1	<mark>է, Հայրապետյան, Միա<i>դյալ Հ</i>ъնրդոսիստեմՇերի միջսիստեմային էլնկարա<b>չ</b>ա-</mark>	
	ղորդման դծերի ոչ օրնարոնային որող հարցեր	1-17
Ч <u> </u>	է Հայրապետյան Դևվպֆերտյին շրջազծերով սինխրոն դեներատորի ճավաստ-	
	րումները՝ էներդոսիստեմներում էլեկտրամեխանիկական անցողիկ պրոցեմները	
	Singly and apprenting the second s	0-17
0.1	ի Անացականյան Հատունքի մազնիսացման ակտիվ ինդուկաիվ ընդնված <mark>քով հոտ</mark> -	
	ֆազ արանաֆորժատորի փոխանցվան ֆունկցիան	2. 11
ខីការ	Մ Շաննադարյան երդուղծներատորի էլեկտրաժաղնիսական հղորությունը ան-	
	queductor and botto hip gaugened	1-11
ξ. II	, Annaushini Shadayiba tilinaahayadababah dhingad shanatilihanautaliyahash	
	րաղմամյա տատանումների քավառարեցման կարդի վերաբերյութ․․․․․	1-01
P. 0	, Աաֆոսրով, Պատաքեավոր տուրբիշի կարդավորման, ռացիոնալ մամանակամի-	
	Supp promparity bybympromybe polarite sugar deploying aquesting	5-20
<b>է</b> . Ե	. Apppport. Waghampur gagedough deportant quadant gagacher complant or the	
	կություն որոշման եղանակի վերարերյալ	2-3

#### Հիդրոշեխնիկա

1. Բ Բունյաթյան - Օդային մեծ պարունակու Այունների	ի աղղեցությունը մնչու-
dugh's spannipblich asponiation from	

### Գուծիքաշինուրյուն

<del>1</del> н, 2	, ԱՎհաիսյան,	Wed hawling such dues	wwpphph pwgwah	в Артандина рования фило	4 map -
	գավորիչների	Saisa parparte on fi juite	plan Hunghaph :	Stanaganandp	0-23

#### Շինասասական կոնուսուկցիաներ

ſŀ.	. U. Udbalayak, Laboahas population have and be indemonated in and a	
	գային նղանակով պատրաստվող կոնստրուկցիանհրում	=35
ų,	. Ն. Դուսակով, Կ. Հ. Քարամյան Նախապես լարված սիլիկատարետոնի հեծան.	
	ծերում ամբանի ինթնախարտիման ճետաղոտությունը ․․․․․․․․․	3 31
ξ.	II. կանեցյան Լարարեաոնն հնմանների ստատիկական և հոգնամային ամրու-	
	μηπίλη (Lugapyand 3) · · · · · · · · · · · · · · · · · ·	2 - 53
ψ.	Մ. Կանևցյան, Հարարեստեն հեծանների ստատիկական և հոգնածային ամրությունը	
	(Sugapped 1)	469
÷.	4. subnepuls, 4. 11. Vapungburjul. Popdupher obkeph offenged by fuftion of u-	
	phantik showtohph hayanchint acam dianahpar hintop phah behupunat ma-	
	abyach jack by a set of a set	477
Ш,	" imhhijmu. Fungdarimpy pagapapping pumpled mut neuns dumapper. Hinter da-	
	դելների վրա՝ պայիեցման սելոմիկ ազգեցության կիրառմամը	5-51
U,	Ա Ռոտինյանը, Նախալարված երկաքերնառնե կաժուրջների չենաժեջային կառու	
	Judpitepp udputingpit dupped of datamadaspite the hardweld and survey	6-47

#### Հիգողոգիա

<u></u> Ц.	U.	Upmpust. Upwpreh dupph soumaph wdwywak gambab souph wwaddygma	
		pungfuned g	5 — 69
Þ.	١[	bahmampal Romphoneithoph sush hundressaf to farth pronousuphiat	
		madpartinents be semption of the sound and a subal dim (embodered 1)	2 _ 29
Ð,	ЧĘ,	hiphingupal. Spephonifaboh pash bearbacoph & saith photowoopuphdat	
		waybyo. Proche speepbonchible for sweedow's an Sweet for Swappyand	8 11
G,	К.,	Casherangana. Rappare puterka adalah akantar kanantah kanan kanan kanan kanan kanan kanan kanan kanan kanan kan	
		shdpuhuu hawaah dapupapui	2-15
δ.	Ц.,	Configurations. Remanab ikabanyabanjash ahmbeh umuphheim samph nearande -	6 11

#### Ջեւմառեխնիկա

Ļ.	Ш.,	Requered. Require dlanguite survipend and mudminer plante tiphur manupp	
		4mpgmdapasde	a—13
ŧ.	$\P_{-}$	Parauliputi. Ingliped wyserdfiels pergedulieling pergenerations deligh gliped winder-	
		Այան և ակթողինաժիկական դիժադրունյան ուսումնասիթունյունը · · · ·	310
þ.	٩.	Թառանյան, կարավածրով կյոր կողերի չերժատվություն և աէրողինամիկական	
		apdungpack just acanod toupper Brache oup with which inaped 20 Sinal por	0 — 3J

#### հառուցվածքների ռեյումակալունություն

$\mathbf{l}_{l+1}^{*}$	h.	հայիլուն, կառուցվածըծերի սեյսմակայունու թյան ճաշվարկ՝ առաձգա-պյաստիկ	
		Abhapduy/wbbph Sugdunarday	- X
<b>S</b> .	II.	unduluppline Bloch ampudalab myhaninehek saydandady ebyadhy agyb-	
		ynifijwir Smydwylfe dwufier	17

### Ինժեներական սևամոլոգիա

Ц.	li –	laushjuG	Hedley	Lappensendt	n dad	4-6109	paul	hbpl	- 5]	d au 1	h g	{ <i>рш</i>	- 4	di H	er gifi	n ó n	-		
		Lupp al	յումակա	Jackens & Juile	Sugar	արել					•					-	- 1	t — 4	t L

63

# Շինաճյու թևո

ξ.	Ц.	Առաթելյան, Բետանի ամբությունը որոշելու չարդի վերարերյալ	33
U.	÷.,	bingma ipuppunghu pohiukang pohu pumuubah mapunganup bi gapangan	
		ցիաները թաղմակի կրկնվող բեռների տակ (հաղորդում I) • • • • • • • • • • •	61
l,	۹.	Պապկովա, Խ. 🤇 Գևորգյան, Օ. ۹. Մշեդլով Պեարոսյան. Հայառտահի հին կա-	
		ռուցվածրների կապակցող Նյութերը	81
Ш,	9,	UpdaGad. Phoneth powerancyah sumfer provider provider ward to when due to a war	
		h bap dlflagbly	37
U,	ዋ.	Ofile. Augustionship anglabouship sharadelan and some of the file augustualan-	
		յունության ճարցի վերաբերյալ	83

# Քիմիական «եխնոլոգիա

Ł.	ς.	Ազիգյուն	Ъ	ŀ	i, 1	il d	իր	lin	4.	ß	ш	e e	/* LA	141	ð u	uł	12	$\theta \eta$	n ni	y L	аЪ	60	þ	4	170	ny	h	40	4p	4m	2	(	44	u -		
		Jubdurg	31		-	4	•		-	*			÷	*	,	٠	٠			•	*			٠				٠	-		+				Ø	53

# Գիտական նոթեռ

Þ.	Ъ.	Աղոյան, Հիգրոմեխանիկական փոխանդումների բնութագրերի ճեռադոտու-
		<i>Изши украница</i>
ŀ.	$\mathbf{a}_{\mathbf{r}}$	Գոնչարևիչ, Ե. Ա. Ոիմոնյան, Բնոր և տատանվող մակերեսի փոխազարձ չար-
		423/ 10/12 op/20020411/11=2024p
П,	s.	Հավճաննիայան, էլիկտրական կոնդենսասորներում մնացորդային լարվածու-
		Илига зацини нарр
Ρ.	IJ.	Վուկասյան, հառատային Հաստոցների աշխատանթի ժամանակ առաջացող
		pp flowgnedulp
IJ,	11.	Սինասբեկյան, Ղ. Հ. Սուլբանյան, Ջերմազույցի սխայծերը՝ կախված ծրա հա-
		ղորդալարերի ծերմանադորդականությունից
٩Ļ,	¶•.	Չալաբով, Ռ. Վ. Մալով, Հանթահանույµային արդյունարերուµյան արանու
		պորտային միջոցների արտադրած գաղերի թունավորության պակասեցման
		հարցի վերարերյալ
41,	Ŀ.	. Սանակյան, կտրիչների մաշվածթի տոտնձնանատկությունները՝ կախված
		Նրանց հատկություններից

# 

		62
	ենթոմրություն	
і. 9-	S. Աղոնց, Բազմարնեռակի տեսությունը և Հայվման մեթոգները Ա. Հայրապետյան Դեմպֆերային շրջապմերով սինխրոն գններատորի Հավասա- ումենոս՝ Եներոսիստեմներում էլեկտրամեխանկական անգորին պրոցեր-	s
	bbpg Smgdbins Amdmp	17
	Գուծիքաշիճություն	
ኁ	«. Ավետիոլան. Անժիջական չափժան սարջնրի թացայի վրա պատրաստված կար- դավորիչների Համախականության բնունադրերի հետազոտումը	2.9
	2.beifmebhalihljm	
Þ,	Գ. Թառանյան, կտրտվածքով կլոր կողնրի ջնըմատվու նյան և տէրողինամիկական ղիմագրության ուսումնասիրու,թյունը օդի լայնական հոսրով շրջնոսելիս	33
	Հիգողոգիա	
δ.	Ա Շառբազյան. Արագածի լեռնագանգվածի գետերի մոսրի որոշումը	41 L
	Շինաբաբական կոնսորուկցիաներ	
U.	Β. Ռուռինյունը, Նախայարված երկաներետոնե կամուրջների նեծ անեկային կառուցյածըների ամրանային փնչերում մոնտամային նիգ։ ը, նա։ վարկման ուցուցյան է հայտանային նիգ։ ը, նա։ վարկման ուցուցին նիգ։ ը, նա։ վարկման ուցուցին ուցուցին ու հայտանային նիգ։ ը, նա։ վարկման ուցուցին ուցուցին ու հայտանային նիգ։ ը, նա։ վարկման ուցուցին ուցուցին ուցուցին ուցուցին ու հայտանային նիգ։ ը, նա։ վարկման ուցուցին ուցուցին ուցուցին ուցուցին ուցուցին ուցուցին հայտուցին հայտուցին հայտուցին հայտուցին հայտանությունների ուցուցին հայտուցին հայտանային հայտանային հայտուցին հայտուցին հայտանային հայտուցին հայտություն հայտուցին հայտո հայտուցին հայտուցին հայտուցի հ հայտուցին հայտուցին հայտուցին հայտուցի հայտուցին հայտ	-67
	4 FAC	

### Քիմիական «հիսնոլոգիա

<b>G.</b> , 3	ξ.	Սցիզյան	քե	þ.	01	իրն	ail.	Ru	re	17 4/T JI	v d u	s of the	-4	c#9	697	6 g h	-51	1700	ah	- (4				
		gapgard	3)	1				٠			*	-	-		4				٠					53
XV	11	Sumaph	P <sup>n</sup>	/1	եղո	i y ni	ر (م)	ne L										۰			-			59

# СОДЕРЖАНИЕ

	Ctp.
Энергетика	
Г. Т. Адонц. К теория и методам расчета многополюсника (сообщение 2). Г. А. Айрапетин. Уравнения синхронного генератора с демпферными контура- ми для расчета электромеханических переходных процессов в энергосис- темах.	<b>3</b> 17
Приборастроение	
И. О. Аветисян. Исследование частотных характеристик регуляторов на бале приборов прямого намерения · · · · · · · · · · · · · · · · · ·	23
Теплотехника	
И. Г. Таранян. Исследование теплоотдачи, и аэродинамического сопротивления поперечно обтекаемого круглого разрезного ребра	33
Гидрологие	
Ш. А Шахбазян. Определение подземного стока рек Араганского массива -	41
Строительные конструкции	
А. А. Ротинянц. К расчету монтажных усилий в пучках железобетонных пред- парительно напряженных продетных строений мостов	47
Химическая технология	
А. Г. Азизян, Н. И. Смирнов. Гидродинамика барботажных процессов (сообще- ние 3)	53 59



Сдано в производство 13/Х1 1964 г. Подписано к печати 6/1 1965 г. ВФ 06501 Заказ 437, изд 2515, тираж 550, объем 4.25 п. д.

Типография Издательства Академии наук Арманской ССР, Ереван, Барекамутан 24