чизчичи и ч чничение и ч чичичение ичичение ичичение</li

thtuv

ÉPEBAH

Журнал издается с 1947 г. Выходит 6 раз в год на русском языке

երբը թական կոլեծ հա

հատրան Մ. Վ. (Հարու խմթագիր), Ադոնց Հ. Տ. (պատ. իմրագրի տեղակալ), Ալերսենսկի Վ. Վ. [Անանյան Ա. Կ.], Զաղոյան Մ. Ա., Հակոբյան Ռ. Ե., Սարրգսյան Յու. Լ., Ստակյան Մ. Գ. Տեր-Ազարև Ի. Ա., Փինաջյան Վ. (պատ. խմբագրի տեղակալ), բարտուղար Ստեփանյան Ձ. Կ.

РЕЛАКЦИОННАЯ КОЛЛЕГИЯ

Касьян М. В. (отнет, редактор), Адонц Г. Т. (зям. ответ, редактора), Алексеевский В. В., Ананян А. К. , Акоппк Р. Е., Задоян М. А., Пинаижин В. В. (зам. ответ, редактора), Саркиенн Ю. Л., Стакин М. Г., Тер-Азарьев И. А. Ответственный секиетарь Степанин З. К.

Издательство АН АрмССР. Известня АН АрмССР (серня техн. наук), 1983.

20340400 002 90500093000000 0400000030 562640900 ИЗВЕСТИЯ АКАДЕМИИ НАУК АРМЯНСКОЯ ССР

Shubhuuhuu qhuunp. uhrhui XXXVI. № 4. 1983 Серия технических наук

машиностроение

Г. Л. ПЕТРОСЯН, Г. Г. НЕРСЕСЯН

ОБ ОДНОЙ ВЫЧИСЛИТЕЛЬНОЙ ПРОГРАММЕ ИССЛЕДОВАНИЯ ПРОЦЕССОВ ФОРМОВАНИЯ ПОРИСТЫХ МАТЕРИАЛОВ В КОНИЧЕСКИХ МАТРИЦАХ МЕТОДОМ КОНЕЧНЫХ ЭЛЕМЕНТОВ

В рабогах [1, 2] приведены основные зависимости метода конечных элементов для решения задач формования пористых цилиндриче ских заготовок при свободной осадке и прессовании их в жестких цилиндрических и конических матрицах. Созданные при этом вычислительные программы позволяют решать широкий класс осесиммегричных залач уплотнения и формонзменения пористых заготовок

Большой интерес представляет дальнейшее усовершенствование вычислительных программ и использование их для решения других осесимметричных задач.

В настоящей работе, с целью исследования методом конечных элечентов пронессой формования цилиндрических порошковых заготовок в конических матрицах, приведено описание и применение одной из вычислительных программ, при помощи которой при указанных размерах заготовки и количестие элементов осуществляется автоматическое разцеление заготовки на треугольные конечные элементы.

Описание формул и их подробный анализ освещены и [1, 2]. Отметим лишь, что проведенные в данной работе исследования основаны на извисимостях теории пластичности реальных пористых материялов

Блок-схема вычислений показана на рис. 1. Сначала вволятся исходные данные (механические характеристики материала: параметры аппрокеммированной диаграммы леформпрования A, B, b и пористости материала m, n; величина коэффициента Пуассона w; начальная пористость материала и т. д.), на основании которых формируются следующие матрицы; [D] - устанавливающая связь между векторамистолбцами напряжений и приращений деформации <math>[B]связывающая между собой векторы-столбцы приращений деформаций $\{dz\}$ и узловых перемещений [k], матрицы жесткостей конечных элементов и всей конструкции.

При этом составляются уравнения равновесня узлов сетки конечных элементов. Получается система алгобраических уравнений, в которую входят приращения узловых перемещений и узловых усилей. Для

того, чтобы составление системы алгебраических уравнений было автоматизировано, вокруг деформированной заготовки образуем слой нулевой жесткости.



Рис. І. Блок-схема вычислений.

Учет граничных условий осуществляется по методике [3]. При этом диагональный элемент k_u матрицы жесткости всей конструкция умножается на заданное большое число 0,1 E + 9, а соответствующая компонента вектора узлового усилия заменяется величиной $Ck_q \cdot 0,1 E$ + 9, где C – заданное перемешение этого узла. Поскольку тругие члены танного уравнения остаются неизмешными малыми величинами, по сравнению с двумя другими, то в полученном решении прирашение перемещения соответствующего узла будет приближению равняться величине C. Решение системы алгебранческих уравнений позволяет получить также осгальные приращения узловых перемещений сетки конечных элементов. Далес, при помощи матриц [B] и [D] определяются компоненты напряженно-деформированного состояния, после чего и устанавливается деформированного состояния. При этом перемещение узлов сетки и компоненты деформаций конечных элементов определяются суммированием соответствующих приращений перемещений и деформаций.

Отличительной особенностью приведенного метода расчета является презварительная динеаризация нелинейных алгебраических уравнений методом переменных параметров упругости. При этом матрица жесткости [k] в пределах каждого шага итерационного процесса принимается постоянной и составляется по результатам, полученным на предыдущем шаге. После достижения заданной точности расчета увеличивается внешняя нагрузка заготовки. Этот цикл лонторяется до тех пор. пока степень деформирования заготовки не достигает заданной величины.



Рис. 2. Схема волочения пористой заготовки переменного сечения.

Для исследования процессов формования пористых пилиндрических заготовок в конических матринах на алгоритмическом языке $\Phi OPIPAH-IV$ составлена вычислительная программа (часть этой программы, которая реализует формирование матрицы жесткости [k] и гранячные условия, приведень в копце статьи.) В программе используется общензвестная подпрограмма решения системы алгебраических уравнений под названием SISN1. С помощью разработанной программы рассмотрен случай начального периода волочения пористой заготовки (рис. 2), когда сечение a = a перемещается параллельно в занимает положение $a_i = a_i$. Практическая ценность этой задачи заключается в теоретической оценке деформируемости при волочении прутков, содержащих микропоры и немсталлические включения (источники появления новых пор). Это полтверждается тем, что начальная микропористость заготовки, действительно, является причиной возникновения внутренних разрывов при волочения [4].

Вычисления выполнялись на ЭВМ ЕС-1022. Материал заготовки спечениая медь из порошка марки ПМС-1 со следующими физико-механическими характеристиками: $A = 175 M\Pi a$; $B = 500 M\Pi a$; b = 0.3; m = 0.85; n = 0.25; $\mu = 0.48$: v = 0.16.

Граничные условия имеют вид:

а) безразмерные перемещения w, u узлов в осевом z и радиальном r направлениях (рис. 2) свободны, кроме узлов на оси заготовки ($u_{ad} = 0$), на поверхности заготовки, ограниченной радиусом $ad(w_{ad} = c)$, и на конической части заготовки $cF(u_{cF} = w_{cF} \operatorname{tg} \gamma)$;

б) на конической части заготовки сF проекции узловых усилий Z_{cl}, R_{cl} по направлениям осей z и r связаны зависимостью:

$$R_{ef} = \frac{f \lg \varphi - 1}{\lg \gamma + f} Z_{ef},$$

где $\varphi = 30^{\circ}$ — угол конической матрицы; f = 0,05 — коэффициент трения



Рис. З. Энюры осевого напряжения т, для различных сечений.

Имеем также: $D_0/h = 1.14$; $D_0/D_a = 2.28$, где D_a начальный диаметр заготовки: $D_a -$ лиаметр изделия: h высота конической части матрицы.

Исследовання показали, что при максимальной пластической леформации, равной 9%, эпюры осевого напряжения э, осредненного по двум смежным треугольным элементам, лля различных сечений (1, 2, 3, 4, 5) конической части стержия имеют вид, приведенный на рис. 3. Как следует из рис. 2 и 3. большие перемещения я напряжения с возникают у выходных сечений заготовки. Следовательно, в этих сечениях будут большие пластические деформации и положительные средние напряжения. Схема распространения больших пластических деформации при начальном течении волочения цилиндрических заготовок переменного сечения показана на рис. 4. Что касается пористости, то она в действительности увеличивается быстрее в выходных сечениях, и при срав-



Рис. 4. Схема распространения больших пластических леформаций при волочении.

нительно большой начальной пористости и степени обжатия может при вести к разрушению изделия [4]. Это объясняется тем, что увеличение пористости пропорционально положительному среднему напряжению и степени пластической деформации заготовки [1, 2].

```
Формирование матрицы жесткости [k]

DO 6 I = 1, L4

DO 6 J = 1, K

6 A (I, J) = 0.0

DO 7 J = 1, MI

RI = R (I + 1, J + 1); RJ = R (I, J); RM = R (I, J + 1);

RZ = R (I + 1, J); ZI = Z (I + 1, J + 1); ZJ = Z (I, J);

ZM = Z (I, J + 1); ZR = Z (I + 1, J + 1); IB = (I + 1) * MI + J;

L1 = 2 * IB - 1

DO 7 IJ = 1, 2

CI (1) = RM - RJ; CI (2) = RI-RM; CI (3) = RJ - RI;
```

```
BI (1) = ZJ - ZM; BI (2) = ZM - ZI; BI (3) = ZI - ZJ;
     DM = RJ * BI(2) + RI * BI(1) + RM * BI(3);
     RI = (RI + RJ + RM)/3.0; VS (L1) = PI • RI • DM
     DO 9 12 = 1, 6, 2
     L2 = \frac{12}{2} + 1; B(L1, 1, 12) = 0.0; B(L1, 1, 12 + 1) = C1(1.2)'DM;
     B (L1, 2, 12) = BI (L2)/DM; B (L1, 2, 12 + 1) = 0;
     B(L1, 3, 12) = 1/(3 * R1); B(L1, 3, 12 + 1) = 0;
     B(L1, 4, 12) = Cl(L2)/DM; B(L1, 4, 12 + 1) = Bl(L2)/DM
 9 CONTINUE
    RM = RJ; RJ = RZ; ZM = ZJ; ZJ = ZR; VO = VA(L!);
     C = (G - AO)/(1 + AO); CO = (1 + C) * (1 - 2 * C);
    CO1 = C/CO; D (4, 4) = (1 + AO)/3; CO = (1 - C)/CO;
    D(1, 2) = CO1; D(1, 3) = CO1; D(2, 1) = CO1;
    D(3, 1) = CO1; D(2, 3) = CO1; D(3, 2) = CO1
    DO 5 11 = 1, 3
    D(II, 4) = 0; D(II, II) = CO; D(4, II) = 0.0
    CONTINUE
 5
    DO 71 11 = 1.4
     DO 71 J1 = 1,4
    DI(I.1, I1, J1) = VE(L1) \circ D(I1, J1)
71
    L1 = 1.1 + 1
 7
    CONTINUE
    DO 10 I = 1, N
    DO 10 J = 1, M
    L = 2 * ((I - 1) * MI + J) - 1; LI = 2 * ((I - 1) * M * J) - 1
    DO 12 11 = 1.6
     MI(11) = 0
    DO 12 JI = 1.6
    DO 12 K1 = 1.6
12
    AK(II, JI, KI) = 0
    MI(1) = L; MI(2) = L + 1
    IF (LEQ.1.OR.J.EQ.1) GO TO 141
    MI(4) = L - 2 + M1 - 1
    MI(5) = I - 2 * MI = 2
141
    IF (LEQ.N.OR.J.EQ.1) GO TO 142
    M(3) = 1 - 2
142
    IF (I.EQ.LOR.J.EQ.M) GO TO 143
    MI(6) = L - 2 * MI + 1
    DO 15 II = 1,6
143
333
    FORMAT (1X, 10110)
    L2 = MI(II)
    IF (L2.EQ.0) GO TO 15
    DO 16 J1 = 1.6
    DO 16 K1 = 1.4
    BD1 = 0
    DO 17 K_2 = 1,4
```

```
BD1 = BD1 + B(L2, K2, J1) \approx D1(L2, K2, K1)
17
16
   BD(JI, KI) = BDI
   DO 18 J1 = 1,6
   DO 18 K1 = 1,6
    BD1 = 0
   DO 19
           K2 = 1.4
    BD1 = BD1 = BD(J1, K2) * B(L2, K2, K1)
19
   AK(11, J1, K1) = BD1 * VS(1.2)
18
15
   CONTINUE
    A(L1, L1) = AK(1, 3, 3) + AK(2, 5, 5) + AK(3, 5, 5) +
    + AK (4, 1, 1) + AK (5, 1, 1) + * AK (6, 3, 3)
   A(L1, K1 + 1) = AK(1, 3, 4) + AK(2, 5, 6) + AK(3, 5, 6) +
    + AK (4, 1, 2) + AK (5, 1, 2) + + AK (6, 3, 4)
   A(L1 + 1, L1) = A(L1, L1 + 1)
   A(L1 + 1, L1 + 1) = AK(1, 4, 4) + AK(2, 6, 6) +
   + AK (3, 6, 6) + AK (4, 2, 2) + AK (5, 2, 2) + * AK (6, 4, 4)
   IF (1 + 1.GT.N.OR.J + 1.GT.M) GO TO 20
   L2 = 2 * (I * M + J + 1) - 1;
    A(L1, L2) = AK(1, 3, 1) + AK(2, 5, 1);
    A(L1, L2+1) = AK(1, 3, 2) + AK(2, 5, 2);
    A(L1 + 1, L2) = AK(1, 4, 1) + AK(2, 6, 1);
    A(L1 - 1, L2 + 1) = AK(1, 4, 2) - AK(2, 6, 2);
    A(L2 + 1, L1 + 1) = A(L1 + 1, L2 + 1);
   A(L2, L1 + 1) = A(L1 + 1, L2); A(L2 + 1, L1) = A(L1, L2 + 1);
    A(L2, L1) = A(L1, L2)
   IF (1 \pm 1.GT.N) GO TO 21
20
   L2 = 2 * (1 * M + J) = 1; A (L1, L2) = AK (2, 5, 3) + AK (3, 5, 1);
    A(L1, L2 + 1) = AK(2, 5, 4) + AK(3, 5, 2);
    A(L1 + 1, L2) = AK(2, 6, 3) + AK(3, 6, 1);
    \Lambda (L1 + 1, L2 + 1) = AK (2, 6, 4) + AK (3, 6, 2);
    A(L2+1, L1+1) = A(L1+1, L2+1);
    A(L2, L1 + 1) = A(L1, L2 + 1); A(L2 + 1, L1) = A(L1, L2 + 1);
    A(L2, L1) = (L1, L2)
21
   IF (J + 1.GT.M) GO TO 10
    L2 = 2 + ((I - 1) + M + J + i) - 1;
    A(L1, L2) = AK(6, 3, 1) + AK(1, 3, 5);
    A(L1, L2 + 1) = AK(6, 3, 2) + AK(1, 3, 6);
    A(L1 + 1, L2) = AK(6, 4, 1) + AK(1, 4, 5);
    A(L1 + 1, L2 + 1) = AK(6, 4, 2) + AK(1, 4, 6);
    A (L2 + 1, L1 + 1) = A (L1 + 1, L2 + 1);
    A(L2, L1+1) = A(L1+1, L2); A(L2+1, L1) = A(L1, L2+1);
    A(L2, L1) = A(L1, L2)
10 CONTINUE
```

Граничные условия
DO 25 I = I, L4
25 U(I) = 0
SZ =
$$-(I.-F * TA)/(TA + F)$$

DO 26 J = I, M
LI = 2 * J - I; A (LI + I, LI + I) = SC * A (LI + I, LI + I);
LI = 2 * (N - I) * M + J) - I; U(LI) = C2 * SC * A (LI, LI);
A (LI, LI) = SC * A (LI, LI):
U(LI + I) = CI * SC * A (LI + I, LI + I);
A (LI + I, LI + I) = SC * A (LI + I, LI + I);
A (LI + I, LI + I) = SC * A (LI + I, LI + I)
26 CONTINUE
DO 27 I = I, N
LI = 2 * (M * (I - I) + I) - I; U(LI) = C2 * SC * A (LI, LI);
A (LI, LI) = SC * A (LI, LI)
27 CONTINUE
DO 28 I = IK, IK1
LI = 2 * I * M; A (LI + I, LI - I) = -SZ;
A (LI, LI - I) = --I.0; A (LI - I, LI - I) = I; A (LI, LI - I) = -F
28 CONTINUE
310 FORMAT (IX, 12F10.4)
DO 117 I = I, L4
117 K (I, K) = U(I)
CALL SISNI (L4, K, A, U)
D() 36 I = IK, IK1
LI = 2 * I * M; TX (LI - I) = U (LI - I);
U (LI - I) = TA * U (LI)
36 CONTINUE

ЕрПП им. К. Маркса

14. IV 1983

Գ. Լ. ՊԵՏԲՈՍՅԱՆ, Գ. Գ. ՆԵՐՍԻՍՑԱՆ

ՎԵՐՋԱՎՈՐ ԷԼԵՄԵՆՏՆԵՐԻ ՄԵԹՈԴՈՎ ԿՈՆԱԿԱՆ ՄԱՏՐԻՑԱՅՈՒՄ ԾԱԿՈՏԿԵՆ ՆՅՈՒԹԵՐԻ ՁԵՎԱՎՈՐՄԱՆ ՊՐԱՑԵՍՆԵՐԻ ՀԵՏԱԶՈՏՄԱՆ ՄԻ ՀԱՇՎԻՉ ԾՐԱԳՐԻ ՄԱՍԻՆ

Ամփոփում

Վերջավոր էլեմենտների մենոդով ծակոտկեն գլանային պատրաստուկների իր՝ կոնական մատրիցայում ձևավորման պրոցեսների հետազոտման համար մշակված է հաշվիշ ծրագիր, որը հնարավորունյուն է տալիս ըստ պատրաստու կի չափերի և վերջավոր էլեմենտների ջանակի իրականացնել նրա ավտոմատ բաժանումը օղակածև եռանկյուն հատվածքով վերջավոր էլեմենտների,

Հետազոտված է կորզանման դեպքում ծակոտկեն պատրաստու<mark>կի լարվա</mark> ծա-ղեֆորմացիոն վիճակը։ Ցույց է տրված, որ նյու**իի սկզրնական միկրոծա**կոտկենությունը հանդիսանում է ձողերի քայքայման պատճառը։

- .1 Петросян Г. Л., Нерсесян Г. Г., Австян С. С. Исследование напряженно асформироавиного состояния осесияметричной осадки пористых материалов МКЭ.— Изв. АН АрмССР, Механика, 1980, XXIII, № 1. с. 65—76
- 2 Петросям Г. Л. н др. Уплотнение пористых материалов в жестких конических и инлиндрических матрицах.— Порошковая металлургия, 1982, № 5, с. 22—27.
- 3 Зеняевич О. Метод консуных элементов в технике.-М.: Мир, 1975.-541 с
- 4 Перлин И. Л., Ерманок М. З. Теория волочения. М. Металлургия, 1971 448 с.

21134144115 UU2 ԳԻՏՈՒԹՅՈՒՆՆԵՐԻ ԱԿԱԴԵՄԻԱՅԻ ՏԵՂԵԿԱԳԻՐ ИЗВЕСТИЯ АКАДЕМИИ НАУК АРМЯНСКОЙ ССР

Տեխնիկական գիտութ. «երիա XXXVI, № 4, 1983

Серия техниченких наук

машиностроение

М. М. МАРТИРОСЯН, А. М. СИМОНЯН

К ВОПРОСУ ОБ ОПРЕССОВКЕ ТОНКОСТЕННЫХ ТРУБ ИЗ КОМПОЗИЦИОННОГО МАТЕРИАЛА

Как известно, прессование композиционных материалов при полимеризации ариводит к улучшению их прочностных свойств. Непосредственное осуществление прессования обычными способами связано с нсобходимостью использования громозлкого оборудования, в связи с чем при получении оболочечных конструкний методом намотки целесообразным является применение метода прессования тонкостенных труб из композиционного материала, описанного в [1]. Этот метод предусматривает намотку композита на алюмяниевую оправку, затем намотку на композит стальной ленты, что при новышении температуры, сопровожлающем полимеризацию, приводит к прессовке композита в радиальном напраилений, вследствие разницы коэффициентов линейного теплового расширения алюминия и стали. В целях возможности регулирования давления опрессовки, как отмечено в [1], поверх композита может быть намотана алюминиовая фольга, а затем на нее стальная лента.

Из других способоя опрессояки тонкостенных оболочек представляется уместным отметить метод, основанный на заключения оболочки между оправкой и канатом и создание теплового потока, соответствующего перенаду температуры по толщиче пакета «оправка-оболочкаканат» с меньшей температурой со стороны канага, разработанный B [2].

В настоящей работе приведся расчет давлений опрессозки, осушествляемой методом [1], и выбора толщин оправки, слоя алюминиевой фольги и стальной ленты для обеспечения требуемого давления опрессовки.

1. Определение напряжений при опрессовке способом [1] при отситствии слоя алюминия под стальной лентой. Рассмотрим трехслойную гонкостенную трубу (рис. 1), внутренний и наружный слоя которога изготовлены из алюминия и стали, соответственно, а средний слой — из композита. В результате равномерного нагрева такой грубы залишем соотношение, выражающее тот факт, что сближение наружного и внутреннего слоев возможно лишь за счет деформации среднего слоя:

$$u_{r_{e}} = u_{r_{a}} + u_{r_{x}}, \tag{1.1}$$

где u_r н ε_r перемещение и деформация в радиальном направлении. нидексы «а», «к» и «с» соответствуют внутрениему, среднему и наружному слоям Полагая, что наружная и внутренняя трубы являются гонностенными и упругими и находятся в условнях плоского напряженного состояния ($\sigma_{z_a} = \sigma_{z_c} = 0$), запишем со-

отношения:

$$u_{r_{c}} = R \varepsilon_{\varphi_{c}}; \qquad u_{r_{a}} = R \varepsilon_{\varphi_{a}};$$

$$(1.2)$$

$$= \frac{\sigma_{\varphi_{c}}}{E_{c}} + a_{c} \Delta T, \qquad \varepsilon_{\varphi_{a}} = \frac{\sigma_{\varphi_{a}}}{E_{a}} + a_{a} \Delta T.$$

Подставляя (1.2) в (1.1), получим:

$$\frac{\sigma_{\varphi_c}}{E_c} + \alpha_c \Delta T = \frac{\sigma_{\varphi_a}}{E_a} + \alpha_a \Delta T + \frac{h_x}{R} \varepsilon_{r_x} . \quad (1.3)$$



Оценнть деформативные характеристики композита. проявляющиеся при нагреве и в процессе полимеризации, чрезвычанно трудно. Учитывая это обстоятельство, целесообразным представляется упрошенно считать композит упругим слоем, сжатым в направлении с некоторым давлением q. В таком случае для с, получим ныражение:

$$s_{r} = -\frac{q}{E_{r}} (1 - v_{r} - v_{z_{r}}) + (a_{r_{u}} + a_{q_{u}} + z_{u}) - T, \qquad (1.4)$$

где $E_t - \text{модуль упругости слоя композита в радиальном направле$ $ния; у и у – коэффициенты Пуассона; <math>\pi_{r_{\text{R}}}$, , $\pi_{z_{\text{R}}} - \text{коэффициенты$ линейного теплового расширения композита в соответствующих направлениях.

Давление q, которым сжимается слой композита, определяет окружные напояжения з и

$$s = \frac{qR}{h_{\star}}; \qquad s = \frac{qR}{h_{\star}}. \tag{1.5}$$

которые легко могут быть получены из условия равновесия элемента наружной или внутренней трубы. Подставляя (1.4) и (1.5) в (1.3), получим формулу для определения давления опрессовки q:

$$q = \frac{\left| a_{r_{\kappa}} + a_{q_{\kappa}} + a_{z_{\kappa}} \right| \frac{h_{\kappa}}{R} + a_{\kappa} - a_{\kappa}} \left| h_{\kappa} \Delta T \right|}{R\left(\frac{h_{\kappa}}{h_{\kappa}E_{\kappa}} + \frac{h_{\kappa}}{h_{\kappa}E_{\kappa}} + \frac{h_{\kappa}^{2}}{R^{2}} \frac{1 - v_{q_{r}} - v_{z_{r}}}{E_{r}} \right)}$$
(1.6)

Учитывая, что указанный метод опрессовки обычно используется для несьма тонкостенных труб $\left(\frac{h_{\rm g}}{R} \to 0\right)_{\rm s}$ то формула (1.6) может быть записана и виде:

$$q = \frac{(a_s - a_c) \Delta T}{R\left(\frac{1}{h_c E_c} + \frac{1}{h_a E_s}\right)}$$
(1.7)

т. е. вследствие малости $\left(rac{h_u}{R}
ight)^*$. деформационные свойства композита

практически не влияют на величину давления опрессовки. К такому же выводу придем, принимая вместо (1.4) соотношение, более точно описывающее деформационные свойстна композита. Согласно формуле (1.7) давление опрессовки можно регулировать, изменяя лишь толицны ленты h_c или оправки h_a , т. к. ΔT неизменно и определяется режи мом полимеризации. Изменение толщины оправки зачастую не пред ставляется возможным из конструктивных соображений, а голщина внещнего стального слоя, составленного намоткой ленты, может быть равна лишь сумме толщин нескольких слоей ленты, т. е. иметь технологическое ограничение. Вследствие этого особое значение приобретает разновилность рассматриваемого способа, заключающаяся в намотке под стальной лентой слоя алюминиевой фольги и рассмотренияя ниже

 Определение напряжений при опрессовке способом [1] при наличии слоя алюминия под стальной лентой. Рассмотрим теперь четырехслойную тоякостенную трубу (рис. 2), состоящую из слогв алюми-

> ния h_s , композита h_s , алюминиевой фольги h_{ϕ} и стальной ленты h_c . Приикмая, что композит опрессовывается давлением q, для слоев фольги и стальной ленты получам следующие условия равновесия и соиместности деформации:

$$h_{c}\sigma_{\overline{\tau}_{c}} + h_{\phi}\sigma_{\overline{\tau}_{\phi}} = qR; \qquad \varepsilon_{\overline{\tau}_{\phi}} = \varepsilon_{\overline{\tau}_{c}}. \quad (2.1)$$

Подставляя (1.2) и решая (2.1) относительно получим:

$$\sigma_{\eta_c} = \frac{\frac{qR}{h_0 E_s} + (\alpha_s - \alpha_c) \Delta T}{\frac{1}{E_c} + \frac{h_s}{E_s h_{\phi}}} \quad (2.2)$$

Переходя к рассмотренню пакета в целом, легко убеждаемся, что соотношения (1.1)—(1.4) остаются в силе и для рассматриваемого случая. Подставляя (2.2), (1.4) и очевидное

$$\sigma_{\varphi_c} = \frac{qR}{h_a} \tag{2.3}$$



п (1.3) и решая уравнение относительно q. получим:

$$r = \frac{\left[\left(z_{s} - s_{c}\right)\frac{h_{c}E_{c}}{h_{\Phi}E_{s} + h_{c}E_{c}} + \frac{h_{s}}{R}\left(z_{r_{s}} + a_{g_{s}} + a_{g_{s}}\right)\right]h_{s}\Delta T}{R\left[\frac{h_{c}}{h_{\Phi}E_{s} + h_{c}E_{c}} + \frac{h_{s}}{h_{s}E_{s}} + \left(\frac{h_{s}}{R}\right)^{2}\frac{1 - s_{\varphi_{r}} - s_{r}}{E_{r}}\right]}, \quad (2.4)$$

Для тонкостенных труб имеем: $\frac{h_{a}}{R} \rightarrow 0$, вследствие чего:

$$I = \frac{(a_s - a_c) \Delta T}{R\left(\frac{1}{h_c E_c} + \frac{1}{h_s E_s} + \frac{h_{\phi}}{h_s h_c E_c}\right)}$$
(2.5)

Формула (2.5) позволяет осуществить расчет давления опрессовки при равномерном нагреве композита, намотанного на алюминиевую оправку и оканмленного слоями алюминиевой фольги и стальной ленты. С помощью подбора толщины слоя алюминиевой фольти можно регулировать давление опрессовки, но не превышая значения (1.7). Действительно, для достижения давления опрессовки, равного, например, нелоторому значению q_e, удовлетворяющему условию

$$q < \frac{(a_{a} - a_{a})\Delta T}{R\left(\frac{1}{h_{c}E_{c}} + \frac{1}{h_{a}E_{a}}\right)}$$

согласно (2.5) достаточно принять толщину слоя фольги he:

$$h_{\phi} = \frac{h_{a}h_{c}E_{c}\left(a_{a}-a_{c}\right)\Delta T}{q_{a}R} - \frac{h_{c}E_{c}}{E_{a}} - h_{a}. \qquad (2.6)$$

Таким образом, при изготовлении тонкостенной трубы из композииконного материала слособом [1] возможна опрессовка изделия, при котором давление опрессонки можно регулировать изменением толщины слоя алюминиевой фольги, непосредствению наматываемого на композит, в зависимости от диаметра и толщины оболочки.

СКТБ нист. мех. АП АрмССР

10 V 1983

Մ. Մ. ՄԱՐՏԻՐՈՍՅԱՆ, Ա. Մ. ՍԻՄՈՆՅԱՆ

<mark>ԿՈՐՊՈԶԻՑԻՈՆ ՆՅՈՒԹԻՑ ՊԱՏՐԱՍՏՎԱԾ ԲԱՐԱԿԱՊԱՏ ԽՈՂՈՎԱԿՆԵՐԻ</mark> ՄԱՄԼՄԱՆ ՀԱՐՑԻ ՄԱՍԻՆ

Ամփոփում

-ոտի տարապատիադած ճակողողում նովերին է արտարանութի<mark>ն ճակերատոն՝ Գարտարանութ՝ Գարտարանին՝ Գարտարանին, որ</mark> Հայացընանինը մանըագմենիկութի է Այութըամակադի դոր, դրոնվմ<mark>ն մանլնան կիա</mark>րոր Սեթոդի էությունը կայանում է նրանում, որ խողովակի ստացման Համար ան-Հրաժեշտ կոմպողիցիոն նյութի շերտի վրայից, որով պարուրված է ալյումինի միջնաձողը, որոշակի Հաստությամբ փաթաթվում է պողպատե ժապավեն։ Ջերմաստիճանի բարձրացման ժամանակ, որն անհրաժեշտ է խեժի պոլիմերացման համար, ի հաշիվ ալյումինե միջնաձողի և պողպատե ժապավենի տարբեր ջերմային ընդարձակման, տեղի է ունենում կոմպողիտի շերտի մամլումը, Տրրված է մամլման ճնշման հաշվարկը և ինչպես նան հետաղոտված են այդ ճընչման կարդավորման հնարավորությունները։

ЛИТЕРАТУРА

- Мартиросян М. М. Получение прессовлиных тонкостедных труб им стеклопластикон. Промышленность Армении, 1971, 10, с. 56 – 57.
- Исаков Ю. А., Филипенко А. А., Прогасов В. Д. Расчет контактных давлений при опрессовке канатом цялиндрической пластмассовой оболочки, подверженной деАствию нестационарного температурного поля.— Механика полимеров, 1977, №2, с. 220—225.

20840400 002 ФРЯЛРАЗЛРОБОРР ЦАПЛАВРИЗЕ ВЕДЕЧЦАРР ИЗВЕСТИЯ АКАДЕМИИ НАУК АРМЯНСКОЯ ССР

Shethhuhut ньери XXXVI, Nº 4, 1983 Серия технически

машиностроение

Л М МУРАЛЯН, Р Н БАРСЕГЯН

ИАПРЯЖЕННО-ДЕФОРМИРОВАННОЕ СОСТОЯНИЕ КОРКИ ЗАТВЕРДЕВАЮЩЕГО СЛИТКА

Определение напряженно-деформированного состоянию корки занердевающего слитка в зоне вторичного охлаждения (З. В. О.) в связи с необходимостью оптимизации основных конструктивных и технологических параметров машины в этой зоне представляет большой практи ческий интерес. Если в первых исследованиях [1, 2] слиток рассматриавлея как статически неопределимая балка, то в настоящее время появилась необходимость уточнять расчетную модель. Учитывая геометрические параметры разливаемых слябов и выравнивание волнистости фронта затвердевания по мере улаления расстояния [3], в [4, 5] слиток рассматривается как тонкая оболочка коробчатого сечения с жидкой затвердевающей во времени сердиевиной

В настоящей работе нерхние и нижние слои затвердевающего слитка рассматриваются как две концентрические оболочки, а боковые стороны балками и учитывается изменение во времени как толщины оболочек, так и ширины балок, которое происходит по закону k i t (k коэффициент кристаллизации).

При удовлетворении контактных условий чежду балками и оболочками возникают трудности, по избежание чего эти условия заменяются равенством перемещений и углов поворота сечений балок и оболочек на середние кажлого пролета, по линии их стыковки.

Связь между напряженнями и деформаннями для оболочки имсет вид:

$$= \frac{N_{r} - vN_{r}}{D_{0}} + \frac{N_{T}}{D_{2}}; \qquad = \frac{M_{x} - vM_{v}}{D_{2}} + \frac{M_{T}}{D_{2}}; \\ = \frac{N_{v} - vN_{r}}{D_{0}} + \frac{N_{T}}{D_{2}}; \qquad = \frac{M_{v} - vM_{x}}{D_{1}} + \frac{M_{T}}{D_{2}}; \\ t_{zy} = \frac{2(1 + v)}{D_{0}} M_{cv}; \qquad s_{zv} = \frac{1 + v}{D_{2}} M_{zv}; \qquad (1)$$

$$D_{0} = \int_{-1}^{1/2} E(T, C) dz; \qquad D_{2} = \int_{-1/2}^{1/2} E(T, C) z^{2} dz,$$

2-745

где N_x , N_y , M_x , M_z — соответственно, усилия и моменты; N_1 , M_1 — усилие и моменты, возникающие от температуры;

$$N_T = \int_{-\delta/2}^{\delta/2} z_T E(T, C) T(z) dz; \qquad M_T = \int_{-\delta/2}^{\delta/2} z_T E(T, C) T(z) z dz; \quad (2)$$

T(z) — температурное поле оболочки; F(T, G), z_1 — соответственно, модуль упругости и коэффициент теплового расширения, которые при рассматриваемом интервале изменения температуры существенно зависят от T.

Модуль упругости может быть анпроксимирован формулон [4]:

 $E(7, C) = E_0 \exp(-\delta_0 7),$ (3)

где Е, о - постоянные, определяемые от экспериментов.

Коэффициент теплового расширения, следуя [4], можно представить:

$$a_{r} = a_{0} + a_{0} T(z), \tag{4}$$

где 🚛 а₂ — постоянные.

Следуя [4], можно получить выражения для перемещений, усилии и моментов. Не вникая и подробности вызода и учитывая громоздкость выражений, принелем значение только радиального перемещения w:

$$\begin{split} &= -\frac{1}{D_{x}}\sum_{n=1}^{\infty}\frac{P^{3}}{2b^{n}\kappa_{n}^{2}}\left\{\frac{1-v^{2}}{2b^{2}}\left(-\left(a_{1}+\psi_{1}+\beta\Psi_{1}\right)C_{1}^{2}-\left(a_{1}+\psi_{1}+\beta\Psi_{2}\right)C_{2}+\right.\\ &+\left(a_{1}+\psi_{1}+\beta\Psi_{1}\right)C_{2}^{2}+\left(a_{2}+\psi_{1}+\beta\Psi_{2}\right)C_{1}+\left(a_{1n}\Phi_{1}-\beta\Phi_{2}\right)C_{1}+\right.\\ &+\left(a_{1n}\Phi_{4}-\beta\Phi_{3}\right)C_{2}^{2}+\left(a_{2n}\Psi_{1}-\beta\Psi_{2}\right)C_{3}+\left(a_{2n}\Psi_{1}-\beta\Psi_{3}\right)C_{4}\right)+\right.\\ &+\left.\mathcal{M}_{1}^{*}-v\mathcal{M}_{2}^{*}+\frac{2b^{2}}{R}\mathcal{M}_{1n}\right\}\sin\lambda_{n}\alpha_{1}+C_{2}\sin\alpha; \end{split}$$

где

$$\begin{split} M_{1}^{*} &= -\frac{2b^{3}\lambda_{n}^{2}}{\lambda_{n}^{4} \div 4b^{4}}Rq_{T} + \frac{2b^{2}}{R}\left(\frac{2v4b^{4} - (1+v-2v^{2})\lambda_{n}}{(1+4b^{4})(1-v^{2})} + \frac{1}{1-v}\right)M_{Tn} + \\ &+ \left[-(1-v)\frac{\lambda_{n}^{2}}{2b^{2}}\left(1 - \frac{\lambda_{n}^{4}}{\lambda_{n}^{4} + 4b^{4}}\right) - \frac{2b^{2}\lambda_{n}^{2}}{\lambda_{n}^{4} + 4b^{4}}v\right]N_{Tn} + \\ &- v\frac{2b^{3}\lambda_{n}}{\lambda_{n}^{4} + 4b^{4}}Rq_{T} + 2\frac{2b^{2}}{R}\left(\frac{4b^{4} - 4b^{4}}{(1-v^{2})(\lambda_{n}^{4} + 4b^{4})} - \frac{1}{2(1+v)}\right)M_{Tn} + \\ &+ \frac{\lambda_{n}^{2}}{2b^{2}}\right]\frac{4b^{4} + (1-v)\lambda^{4}}{\frac{1}{2} + 4b^{4}} - (1-v)\left[N_{Tn}\right]; \\ &2b^{4} = \frac{R}{\left(\frac{D_{n}}{D_{0}\left(1-v^{2}\right)}\right)} = \frac{\pi nR}{L}; \qquad \beta = \frac{b\lambda_{n}}{2}; \end{split}$$

 $\Phi_{1} = \operatorname{ch} C_{1} \circ \cos \varphi; \qquad \Phi_{2} = \operatorname{sh} C_{1} \circ \sin d_{1}$ $\Phi_{3} = \operatorname{ch} C_{1} \circ \sin \varphi; \qquad \Phi_{4} = \operatorname{sh} C_{1} \circ \cos d_{1} \circ$ $\Psi_{1} = \operatorname{ch} C_{2} \circ \cos d_{1} \circ; \qquad \Psi_{2} = \operatorname{sh} C_{2} \circ \sin d_{2} \circ;$ $\Psi_{3} = \operatorname{ch} C_{3} \circ \sin \varphi; \qquad \Psi_{4} = \operatorname{sh} C_{2} \circ \cos d_{2} \circ;$

$$c_{1} = \sqrt{\frac{b_{1}}{2}} \sqrt{\sqrt{(1+f)^{2}+1} + 1 + f};$$

$$c_{2} = \sqrt{\frac{b_{1}}{2}} \sqrt{\sqrt{(1-f)^{2}+1} - 1 + f};$$

$$d_{1} = \sqrt{\frac{b_{1}}{2}} \sqrt{\sqrt{(1-f)^{2}+1} - 1 - f};$$

$$d_{2} = \sqrt{\frac{b_{1}}{2}} \sqrt{\sqrt{(1-f)^{2}+1} + 1 - f};$$

$$f = \frac{\lambda_{n}^{2} - 1/2}{b_{1}}.$$

Неизвестные C_i , C_i (i = 1, 2, 3, 4) определяем из граничных условий оболочки, которые могут быть записаны в виде:

$$\varphi = 0; \quad w_{l} = \Delta b_{l}^{\prime}; \quad M_{\varphi_{l}} = M_{0i}^{\prime} + M_{pi}; \quad N_{\varphi_{l}} = N_{l}; \quad H_{l} = 0;$$

$$P = \varphi_{0}; \quad w_{l-1} = \Delta b_{l-1}^{\prime}; \quad M_{\varphi_{l-1}} = M_{0i}^{\prime} + M_{pi-1}; \quad N_{\varphi_{l}} = N_{l-1}; \quad H_{l-1} = 0.$$
(6)

Здесь индекс каждой первой роликовой нары обозначен через i-1, а второй—i; Δb_i^i , Δd_{i-1}^i — неправильность выстанки роликов, при j=1 верхней оболочки со стороны малого ралиуса ($R=R-\eta$) и при j=2 нижней іоболочки со стороны большого радиуса ($R=R+\eta$); N — усилия вытигивания слитка; M_{ρ_i} — изгибающие моменты от усилий, действующих под роликами на слиток; $M_{\nu_i}^* = M_0 \frac{b\delta}{h^3}$ — изгибающие моменты, возникающие от веса слитка и неправильности вы-

Оставшиеся неизвостные C₅ и C₅ опроделяются из условия равенства перемещений, услов поворота оболочки и боковых граней в серелине пролета по линии стыковки и имеют вид:

ставки роликов в роликовых парах.

$$C_{z} = -\frac{M_{0i}^{2} \left(R \varphi_{0i}\right)^{z} D_{z} b^{4}}{2E J_{1} \left(1 - v^{2}\right) R^{2} \sin \varphi_{0}^{2}};$$

$$C_{z} = \frac{4D_{0} D^{z}}{1 + v} \left(R^{z} \frac{\left(1 - v\right)^{z}}{4D_{z} b^{4}} + \frac{1}{2D_{0}}\right) C_{z},$$
(6)

Напряжения, возникающие в верхней и нижней частях непрерыаного слитка, вычисляются по следующим формулам:

$$\frac{E(T, C)}{1 - y^2} \left[\frac{N_x}{D_0} + z \frac{M_x}{D_y} \right] + \frac{E(T, C)}{1 - y} \left[\frac{N_x}{D_0} + z \frac{M_T}{D_2} - z_T (T - T_0) \right]$$

$$\frac{h_x}{h_x} = \frac{E(T, C)}{1 - y^2} \left[\frac{N_x}{D_0} + z \frac{M_x}{D_2} \right] + \frac{E(T, C)}{1 - y^2} \left[\frac{N_x}{D_0} + z \frac{M_T}{D_2} - z_T (T - T_0) \right]$$

$$(7)$$

Для значений $\varphi_i = \frac{\Psi_{0i}}{10}$ і напряжения рассчитываются с учетом нярастания корки слитка, т. с. для той же точки:

$$\sigma_{x} = \frac{E(T, C)}{1 - v^{2}} \left[\frac{N_{xi+1} - N_{xi}}{D_{0i+1}} + z \frac{M_{xi+1} - M_{xi}}{D_{2i+1}} \right];$$

$$\sigma_{x} = \frac{E(T, C)}{1 - v^{2}} \left[\frac{N_{yi+1} - N_{yi}}{D_{0i+1}} + z \frac{M_{yi+1} - M_{yi}}{D_{2i+1}} \right].$$
(8)

Проведены вычисления для следующих значений основных параметров; $x_0 = 0,115 \cdot 10^{-1} \ epad$; $= 0,1 \cdot 10$ $E = 0.7 \cdot 10^{a} \ \kappa e f c m^{2}$; $c_0 = 0,67 \cdot 10^{-3} \ epad^{-1}$; $R = 1000 \ cm$; $L = 200 \ cm$; $\Delta b = 0,1 \ cm^{2} \ k = 0,275 \ cm^{2} \ cek^{-1}$, $v = 0,45 \ m^{2} \ mun$, для двух скоростей разлияки $I \ m^{2} \ mun$ и $0,5 \ m^{2} \ mun$, при той же интенсивности охлаждения сляба в в этой зоне.

На рис. 2а и За приведены графики изменения напряжении и темнературы по ллине сляба для точек, находящихся в наиболее опасной, с точки зрения трещинообразования, области. Расположение этих точек на продольном сечении образиа в начальный момент проведения расчетов показано на рис. 1. Элюры нормальных напряжений, действующих по всей толщине корки сляба в середние поперечного сечения в пролетах 11 и VII показаны на рис. 26 и 36.

Как вилно из приведенных графиков (рис. 2а, За), увеличение скорости разлянка при постоянном теплообмене приволит к увеличению зоны, подверженной влиянию растятивающих изпряжений в невосред ственной близости двухфазного состояния расплава. При этом повы шастся и температура этой зоны (~ 20° C). Значительно расту: растягивающие напряжения, действующие на поверхности корхи сляба (рис. 26, 36), особенно на пролетах, удаленных от мениска жилкого металла. Прогябы корки слитка в межроликовых расстояниях расту: по мере удаления от меннска. Влияние роста толщины корки за счет кристаллизации жидкого металла на прогиб для рассмотренных вариантов незначительно. Однако, значительно увеличиваются прогибы (~ 1.5 раза) при увеличении скорости разливки.



Pac. 1.



На основе пронеденного анализа можно утверждать, что рост скорости разливки при неизменной интерсивности охлаждения сляба может привести к зарож телию трещин вблизи тов двухфазного состояния расплава.

ЕрПИ им К. Маркса

10 VI 1983

Լ. Մ. ՄՈՒԲԱԳՑԱՆ, Ռ. Դ. ԲԱԲՍԵՂՑԱՆ

ՊՆՈԱՑՈՂ ՉՈՒԼԱԿՏՈՐԻ ԿԵՂԵՎԻ ԼԱԲՎԱԾԱՅԻՆ ԵՎ ԳԵՖՈՐՄԱՑԻՈՆ ՎԻՃԱԿԸ

Ամփոփում

Որուված է անդնդուտ ծուրքամ սարբավորումների երկրորդային սառեցման դոտում պնդացող ամածույմածջի կեղեի լարվածային և դերորմացիոն վիճակը։ Բացահայտված է մի շարբ կոնստրուկտիվ և տեխնոլոգիական գործոնների աղղեցությունը։

Խնդիրը լուծելիս պնդացող համաձուլվածջը դիտարկվել է որպես հեղուկ մետաղով լցված ուղղանկյուն կտրվածջի տուփաձև **խաղանն, որի պնդացման** Հաշվին Թաղաննի պատերի հաստունյունը ժամանակից կախված փոփոխվում էւ

ЛИТЕРАТУРА

- Бровман М. Я. и др. Разработка методики расчета усялий правки слитка на ралиальной установке непрерывной разливки стали.— В со.: Труды ин-та Металлургин АН ГССР, Тбилиси, 1972, оып. 2, с 117—125.
- Miyazowa K., Schweedifeger K. Computation of bulging of continusby cast stabs wist simple bending theory, ironmaking and steelmaking, 1979, № 2, p. 68-82.
- Сладкоштеса В. Т. и др. Непрерынная радлянка стали на радмальных установках.— М.: Металлургия, 1974.— 288 с.
- Мурадян Л. М. н др. Определение допустимых условий напряженно-деформированного состояния непрерывного слитка с жидкой фазой при совместном учете конструктивных и технологических параметров машин непрерывного литья заготовок (МНЛЗ). Ереван, 1978.— 94 с. (Отчет ЕрПИ).
- Daniel S. S. Roll containment model for strand cast slabs and blooms. -- irommaking and steelmaking, 1982, № 1, p. 16-24.

28348405 002 ФРЯЛЕФЭЛЕББЕЕ ВИЦФЫТЕЦЗЕ ЗБДБИЦФЕР ИЗВЕСТИЯ АКАДЕМИИ НАУК АРМЯНСКОЙ ССР

ана ини супатр. интра XXXVI. № 4. 1983 Серия технических наук

машиностроение

A H 50PHCLUKO

ОПТИМИЗАЦИЯ УГЛОВ ДАВЛЕНИЯ В ПЛОСКИХ ШЕСТИ-ЗВЕННЫХ МЕХАНИЗМАХ ИУТЕМ РАЦИОНАЛЬНОГІ КОМПОНОВКИ СОСТАВЛЯЮЩИХ ЧЕТЫРЕХЗВЕНИМКОВ

Угол давления в рычажных механизмах с жесткими звёньями завцент от геометрических размеров зленьев механизма, параметров элементов кинематических пар и трения в них, маес звеньев и геометрии их распределения, входиой скорости, а эля комбянированных механизчов и от параметров компоновки составляющих механизмов

В многочисленных работах по анализу и синтелу рычажных мехаишимон авторы ограничиваются рассмотрением «статических» углов давления, определяемых без учета анешних и инерционных сил, тействующих на шатуны. Такое лопушение значительно упрощает задачу, поскольку в этом случае экстремальные значения статическах углов давления ч⁹ и ч⁹ (рис. 1) зависят голько от размеров зненься механизма, но вместе с тел опо оправдано лишь иля тихоходных мехачизмов с пежассивными звеньями.

В ряде работ [1—7], появнашнихся в последние годы, при решении задач кинематического синтела четырехзвенных механизмов выполияется дояолнительное условие, заключающееся в наименьшем отклонении статического угла давления от нули. При выполнении этого условия полученный механизм обеспечивает ранные по молулю экстремальные вначения статического угла давления $-v_{1m,n}^0$ 0). Это, и свою очередь, гарантирует равное и минимальное отклонение экстремальных значений статических у передачи от 90 ($\gamma_{1m}^0 = \gamma_{1max}^0 = \pi$), следовательно, и благоприятные условия передачи сил за весь цикл. Задачи синтеза двух-, одно- и бескривошинных четырехзиенных механизмов с оптимальными углами, давления и такой постановке решены, соответственно, в [1, 3, 5, 6], [2, 4] и [7]

При синтезе многозвенных рычажных механизмов статические углы давления учтены на уровие анализа. Кроме размерон, на реальные углы давления в значительной степени влияют и другие чэраметры, пвречисленные выше, а поэтому механизм с оптимальными значениями статических углов давления, звложенными в условия синтеза, может иметь неблагоприятные значения действительных углов завления, г. с. худние характеристики перелачи сил. Из этого следует, что все указанные факторы должны быть в равной стелени учтены при анализе и синтезе быстроходных и тяжелонагруженных механизмов с массивными знельями, в которых инерционные силы могут быть соизмеримыми с передаваемыми нагрузками, а лля благоприятной передачи сил должны быть наложены ограничения на экстремальные значения действительных углов давления ч, и (рис. 1), определяемых с учетом нагружения шатунов.



Рис. 1. Углы давления и передачи в шаринриом шестизвеннике.

Понытка учета трення в кинематических парах механизмов летательных аппаратов при анализе углов давления следана в [7], а в [8] параметры геометрии масс звеньев определяются из условия равенства или близости в нулю углов давления во всех кинематических парах рычажного механизма или в любой их совокупности.

Как правило, многозненные рычажные механизмы применяются для воспроизведения законов движения выходных звеньев, не обеслечиваемых простейними четырехзвенниками, а определение размеров их звеньев подчиняется условию воспроизведения этих законов. Покажем, что не нарушая кинематики синтезированного шестизвенника, можно радикально воздействовать на силовые параметры и действительные углы давления за счет рационального выбора параметров комноновки.

Параметрами компоновки четырехзвенников, показанных на рис. 1. являются углы α и между их общими звеньями. Если отсоединить общие звенья *BC* и *CD* четырехзвенников и после поворота второго четырехзвенника вокруг точки *C* на некоторый угол зафиксировать угол *BCD*, то значения углов α и α_c изменятся на величину угла поворота, а полученный механизм с кинематической точки зрения будет эквивалентным исходному. Изменение угла α_c между стойками четырехзвенников приводит к изменению взаимного расположения сил тяжести и инерции звеньев второго четырехзвенника, а тахже систем сил, действующих на четырехзвенники, что приводит к изменению сил взаимодействия звеньев. Следовательно, для комбинированных механизмов появляется свободный параметр α_c , не влияющий на движение звеньея механняма и статические углы давления, но позволяющий воздействовать на вействительные углы давления и, и и механизма.

Составим целевую функцию

$$z(a_{c}) = k_{1} v_{1 min} + k_{1} v_{2 min}, \qquad (1)$$

где весовые коэффициенты k_1 и k_2 принимают значения 0 и 1 и кависимости от того, в каком сочетании производится оптимизация. Задача минимизации углов давления в шестизвенных механизмах сволится к определению величины α^* , обрашающей в минимум (1), т. с. с падаче $z(\alpha^*) = \min z(\alpha_c)$.



Рис. 2. Графики изменения угарь давления до и после оптимизации.

По результатам оптимизации шестишаринрного механизма (рис. 1), параметры которого приведены в таблице, построены графики (рис. 2). Кривые, обозначенные цифрами, соответствуют изменению: 1 статиеских углов давления и v_3^{α} в составляющих четырехавенника х 2 действительных углов давления и v_3^{θ} до битимизации ($\alpha_c = 0$) 3 – действительных углов давления иосле их одновременной оптими, зации ($k_1 = k_2 = 1$, $\alpha^* = 1.75 \ pad$). Из рис. 2 видно, что графики действительных (кривые 2) и статических (кривые 1) углов давления заметно отличаются, а максимальные значения max v_1 1.55 рад и шах $v_3 = 1.57 \ pad$ действительных углов давления в неонтимизированном механизме ($\alpha_c = 0$) близки к 90. После оптимизации имеем значения: max $v_1 = 1.3 \ pad$ и max $v_3 = 1.37 \ pad$.

Габлица

	Номер і звела шестнивенника							
Параметр	0	1	2	3 4	4	5	6	
t _{k +} se	ł	0,2	1,5	1,3/0,2	1,6	1,4	1	
10 ⁻³ G ₁ , H		0,02	0,15	0.13	0,2	0,14		
J _{SI} , NEMP		In	28,7	18	34	23.3		
M, dll.u		TU				1000	1000	

Отметим, что для рассмотренного примера наименыние максимальные значения действительных углов давления, найленные при отдельной их минимизации, равны min max $v_1 = 1,37$ рад и min max $v_2 = 1,2$ рад. $r_c = \frac{v_c}{2}$

ЕрПИ вы К. Маркса

24 VI 1983

B. F. PAPPIDDUB

ՀԱԲՔ ՎԵՑՕՂԱԿ ՄԵԽԱՆԵՉՄՆԵԲՈՒՄ ՃՆՇՍԱՆ ԱՆԿՅՈՒՆԵՐԻ ՈՊՏԻՄԻԶԱՑՈՒՄ ՔԱՌՕՂԱԿՆԵՐԻ ՌԱՑԻՈՆԱԼ ՀԱՐՄԱԲԱԻԱՄԱՆ ՄԻՋՈ8ՈՎ

Ամփոփում

Առաջարկվում է Տարկ վնցօգակ լծակային մեփանդիսերի օգակների կշիոհերի և իներցիոն ռաների Տաշվառմանը որոշված իրական մանկունների առավելադույն արժնդների մինիմիզացման մենքող՝ վեցօգակը կազմոր գա<mark>ռօղակ</mark> մեխանիզվն հացրոնությունը Տարմարագանանություն։

ЛИТЕРАТУРА

- Странинскае С. С. К синтезу оптимального двухъривошилиного механилма с возффреционтом изменения средней скорости ведомого звены, отличающимся от единацы — В кн.: Науч. тр. высш. заведений .Лит. ССР. Вибротехника, Каунас, 1972. № 4. (17), с. 317—322.
- Фокин В. О. Сиптез коромыслово- и кривсициино-чолзущного механизмов и учетом углов дацления.— В сб.: Научи, тр. Пермского политех. ан-та, 1975. № 162, с. 119—123.
- Монашко И. Т., К слесниченко М. В. Алгоритм свитеза и анализа изухкривонцияных механизмов.— В км. Тесрия механизмов и машин. Вып. 25 Харьков Вища школа, 1978, с. 3—6.
- Gupta K. C. Design of Four-Bar Function Generators With Mini-Max Transmission Angle,

 — Trans. ASME, 1976, 76-DET-8, p. 1-6.
- Reinsberg K., Modler K. Übertragungsgünstige Doppelkurbein für extremal Winkelzuordnungen. – Maschinenbautechnik, 1978, 27 Nr 3, S. 122-126.

- Reinsberg K. Ermittlung von übertragungsgünstigen Doppelkurbein Maschinenbautechnik, 1977, 26, Ne 6, S. 253-258.
- 7 Шебонов В. Т. Проектирование двухкоромысловых мемлинамов с учетом трения.— В кк.: Исследование и синтел механизмов летахельных аппаратов. М., 1980, с. 31--38.
- 8 Дорония В. И. Динамический синтер рычожных меходизмов с манимальными углами давления в кинематических парах. В кн.: 11 Всес. съезд по ТММ. Одсеса, 11-18 сент., 1982 г. Тез. докл., ч. 1. Киев, 1982. с. 146.

Shlubliquine qhunip. ukrhu XXXVI, No 4, 1983 Серия технических науч

машиностроение

Λ. Κ. ΓΕΒΟΡΚЯΗ

ВЛИЯНИЕ СЛУЧАПНЫХ ФАКТОРОВ НА ВЕЛИЧИНУ КОЭФФИЦИЕНТА ВАРНАЦИИ ПРЕДЕЛА ВЫНОСЛИВОСТИ ЗУБА ЗУБЧАТОГО КОЛЕСА

Перехол на вероятностные расчеты вместо существующих расчетов с помощью коэффициентов безонасности гребует знания коэффициенгов вариации пределов выносливости деталей.

Воспроизведение влияния всех случайных технологических факторов на сопротивление усталости зубчатых колес, имеющих место в эксплуатации, в условиях стендовых испытании практически неосуществимо. Поэтому рассмотрим влияние наиболее существенных факторов, которые приводят к увеличению рассенвания сопротивления усталости по изгибу зуба зубчатого колеса.

Ниже, в развитие работ [1, 2], по результатам экспериментальных исследований уточнено влияние на величину коэффициента вархании предела выносливости зуба зубчатого колеса ут рассенвания радиуса выкружки, твердости и шерохонатости, а также получены выражения, позволяющие оценить эти факторы.

При нарезании зубьев зубчатых колее методом обкатки наблюдаются значительные колебания ралнуса выкружки в опасном сечении, шероховатости контура выкружки, тнерлости не только у разных колес, но и у разных зубьев одного и того же колеса. При увеличения в 10 раз контуров выкружки зубьев зубчатых колес определена асличина ралнуса выкружки р, а в 50 раз шероховатости контура выкружки *R*, по ГОСТ 2789-77. Твердость зубьев *НВ* измерена на приборе 111 2М.

Парис. 1 привелены гистограммыр, *НВ* и которые построены по результатам измерений 140 шт. зубчатых колес из термоулучиенной стали 40X с *z* = 28 и *m* = 3 *мм*, выбранных в качестве объекта испытаний и нарезанных червячной фрезой с исхолным контуром по ГОСТ 16531-70 (стелень точности колес не ниже 8-7-7-С)

Расчетное денствительное изгибающее напряжение зубъев определяют по формуле [3]:

$$e_r \coloneqq \frac{q \cdot Y_{sm} \cdot K_{\pi}}{m} , \qquad (1)$$

где *q* — удельная расчетная окружная сила; *Y*₁ — коэффициент формы зубьев по номинальным напряжениям; *К*_т — теоретический коэффициент концентрации напряжения; *m* — модуль зубчатого колеса.

Случайные колебания раднусов выкружки зубьев зубчатого колеса рприводят к значительному разбросу К₁, т. к. между инми существует зависимость [4]:

$$K_{\rm T} = 1 + 0.272 \sqrt[3]{\left(\frac{S}{p}\right)^2},$$
 (2)

где S — толщина зуба в зоне максимального напряжения.



Согласно ГОСТ 21354-75, сопротивление усталости зубчатых колес можно определить

$$v_{e \text{ line}} = 1.8 HB. \tag{3}$$

В расчетах субчатых колее на сопротивление усталости я [5] рекомендуют учитывать влияние шероховатости поверхности выкружки зуба коэффициентом β. Значение β, равные отношению допускаемых напряжений зуба с заданной шероховатостью и с шероховатостью поверхности выкружки приведены в табл. 1.

				-	
Шерохопатость попермности контура выкружки по ГОСТ 2189-77	R ₂ 160	R ₂ 80	<i>R</i> ₂ 40 ∨	R_ 20 V	2,5 V
Коэффициент 3	0,76	0,82	0,88	0,94	1

Tohanua 1

Для проведения экспериментов зубьев зубчатых колес по сопротявлению усталости на изгиб, при исследовании влияния вышеуказанных факторов целесообразно применять метод математического планирования. Но применение этого метода наиболее эффективно в том случае, когда неизвестия функция отклика [6]

Эту функцию, учитывая случайные факторы, можно представить в виде уравнения наклонной ветви кривой усталости:

$$(z \cdot K_s - K_{HB} \cdot K_s)^m \cdot N = \text{const}, \tag{4}$$

ственно, учитывающие рассеивания значения радиусов выкружки , твердости поверхностей *НВ*₁ и шероховатостей контуров выкружки *R*₂₁ от своих средних значений <u>7</u>, *НВ* и *R*₂.

Варыяруемые при экспериментах входные параметры у, *НВ*, *R*, , являющнеся случайными факторами, на каждом уровне нагружения полжны быть однозначными. Изменяя один из параметров, можно по рассенванням значениям циклов нагружения определить коэффициент варнации ограниченного предела выносливости, учитывающий влияние только этого фактора. При этом остальные параметры должны быть постоянными и иметь среднее значение своих разбросов.



Иопытания на сопрогивление усталости зубъев зубчатых колес проводили на четырех уровнях нагружения (рис. 2). На каждом уровие испытывали по и зубъев, имеющих переменные значения параметров

$$P_{i-1}, \dots, P_{i-n}; \quad HB_{i-1}, \dots, HB_{i-n}; \quad R_{M-n}, \dots, R_{M-n}$$

Обрабатывая результаты усталостных испытаний на основе линейного регрессонного анализа, получены уравнения крияой усталости. спответствующие 50% вероятности безотказной работы при варнации значений раднуса выкружки р (рис. 2, кривая 1):

$$\lg N = -6,157 \lg \circ + 23,19; \tag{5}$$

твердости НВ (рис. 2, кривая 2):

$$\lg N = -6,419 \lg \circ + 23,95; \tag{6}$$

н шероховатости контура выкружки (рис. 2. кривая 3):

$$\lg N = -6,298 \lg z + 23,54. \tag{7}$$

Вычнолим значения K_{TI} , соотнетствующие p_I (рис. 1) для зубьев с параметрами z = 28; m = 3 ми; p = 1,56 мм: S = 6,7. Затем по значениям чисел циклов до разрушения , которое выдерживают зубья при напряжении σ , с учетом уравнения (5) определим величину предела выносливости зубьев σ_I , при определенном числе шиклов Λ' :

$$\sigma_i = \frac{R_{II}}{\overline{R}_T} s\left(\frac{N_i}{N}\right)^{1/m_g},\tag{8}$$

аналогичным образом получены зависимости для 8, и НВ, :

$$\sigma_i = \frac{\beta_i}{\beta} \sigma \left(\frac{N_i}{N}\right)^{1/m_g}$$
(9)

$$t_i = \frac{HB_i}{HB} z \left(\frac{N_i}{N}\right)^{1-\epsilon_{AB}}$$
(10)

где m, m_8 и m_{HB} соответствуют показателям кривых усталости (5)-(7).

На рис. З представлены значения σ_i , рассчитанные согласно (8) (10) (линии 1, 2, 3 соответствуют ρ_i , и HB_i) для четвертото уровня нагружения ($z = 614 \ MHa$), представляющего интерес для расчетной практики. Там же нанесены экспериментальные точки, соответствуюине разрушающим напряжениям σ_i при разных значениях ρ_i . и HB_i , которые свидстельствуют об их удовлстворительном совпадении с расчетными значениями σ_i . Аналогичная картина наблюдается и для I--III уровней нагружения.

Из рис. З следует, что связь между •, и 9, . Э, *i1B*, линейная, а это позволяет для оценки коэффициентов вариации воспользоваться зависимостями:

$$\begin{cases} \mathbf{v}_{\sigma_{p}} := \alpha_{1} \mathbf{v}_{p}; \\ \mathbf{v}_{\tau_{\beta}} := \mathbf{v}_{p}; \\ \mathbf{v}_{\pi_{\beta}} := \alpha_{1} \mathbf{v}_{HB} \end{cases}$$
(11)

где v_э, v_э, v_{энв} — коэффициенты нариации пределов выносливости при действии указанных факторов; v_э, — коэффициенты нарнации р, в н *HB*.



Рис. 3.

Результаты коэффициентов 2., 1, 2, для четырех уровней нагружения сведены в табл. 2.

			i ingritarique a
912	825	718	614
0,333	0,352	0,391	0,471
0.781	0.588	0,935	0,953
0+844	0,861	0,927	0,97
	912 0,333 0.781 0.844	912 825 0,333 0,352 0.781 0.588 0.844 0.861	912 825 718 0,333 0,352 0,391 0.781 0.888 0,935 0.844 0,861 0,927

Таким образом, по средним значениям получим:

$$v_{\tau} = 0.387 v_{a}$$
,
 $v_{\tau} = 0.889$ (12)
 $v_{z_{HB}} \approx 0.901 v_{HB}$.

Latenna ?

Полученный результат = 0.387 близок аналогичному значению рекоменлуемому В. П. Когаевым [7] и равному 0.3 0.1.

Проведенные исследования позволяют по результатам измерения вышеуказанных параметров расчетным путем (12) оценить коэффициенты варнация пределов выносливости зубъев зубчатых колес, учитываю щие влияние расссивания значения ралиуса выкружки, тверлости и шероховатости.

Еріні ам. К. Маркса

20. IV. 1983

Ա_ Կ. ԳԽԼՈՐԳՑԱՆ

ՊԱՏԱՀԱԿԱՆ ԳՈՐԾՈՆՆԵՐԻ ԱՉԳԵՑՈՒԹՅՈՒՆԸ ԱՏԱՄՆԱՆՎԻ ԱՏԱՄԻ ԳԻՐԱՑԿՈՒՆՈՒԹՅԱՆ ՍԱՀՄԱՆԻ ՓՈՓՈԽԱԿՄԱՆ ԳՈՐԾԱԿՑԻ ԱՐԺԵՔԻ ՎՐԱ

Ամփոփում

Ելնելով փորձի արդյունթներից՝ ճշաված է ատամի հիմքի կորության շաոավդի, կարծրության և միկրուսնճարթության արժեքների ցրման աղդեցությու որ առամնանիվների ատամի ծոման դիմացկունության սահմանի փոփոխման գործակցի վրա, որի որոշման համար ստացված են համապատասխան արտա հայտություններ։

ЛИТЕРАТУРА

- Решетон Д. И., Фийсев В. З. Вероятностиая оценка изсибной прочности зубчатых колес. Маниноведсине, 1972. № 2. с. 54 63.
- 2 Геооркян А. К. Оценка параметров разпределения предела изгибной авиослявости лубъев зубчатых колес — Изв. АН. АрмССР. (сер. ТН), 1981, т. XXXIV, № 5, с. 3—10
- 3 Решетов Д. Н. Детали мациия.— М.: Маниивостроение, 1974 656 с.
- Устаненко В. Л. Напряженное состояние зубъев пилиядрических прямо-убых колес -- М.: Машиностроение, 1972. -- 92 с.
- Кудряцев В. Н., Держивец Ю. А. Глухарев Е. Г. Конструкция и расчет пубчатых редукторов.— М. - Л.: Машиностроение, 1971. - 328 с.
- 6. Юлер Ю Л. Прелилан. рование экспер мента М.: Знание, 1978 72 с.
- Когаев В. П. Расчеты на прочимсть при напряжениях, переменных со времени М.: Маниностроение, 1977. 232 с.

20.350.002 9.50.050.0500 0.00.950.002 50.0500.050 ИЗВЕСТИЯ АКАДЕМИИ НАУК АРМЯНСКОЙ ССР

ыбрабуны или выста XXXVI, No. 4. 1983 Серия техническах изук

Строительные конструкции

А О. СААКЯН, Ю Х ГАЗАРЯН, Р. А. КОТИКЯН

ОСОБЕННОСТИ ОБРАЗОВАНИЯ И РАСКРЫТИЯ ТРЕЩИН В МОНОЛИТНЫХ ЖЕЛЕЗОБЕТОННЫХ ЯДРАХ ЖЕСТКОСТИ С ПРОЕМАМИ ПРИ ДЕИСТВИИ ГОРИЗОНТАЛЬНЫХ НАГРУЗОК

В индустриальном строительстве многоэтажных кархасных зданий преимущественное применение получают железобетонные ядра жесткости с проемами. Расчет гаких сложных пространственных конструкции с учетом трещинообразования представляет большой врактический и теоретический интерес.

Настоящая работа лосвящена исследованию грещинообразования вышеуказанных конструкций на примере железобетонных ядер жесткости 16-этажных зданий. Экспериментальными исследованиями предусматривалось изучение на крупномасштабных железобетонных моделях влияние ориентации проемов по отношению к силовой плоскости внешней горизонтальной нагрузки (рис. 1) на трещинообразование исследуемых конструкций. Программой работ предуематривались также сравнительные испытания моделей кольцевого сечения без проемов

Модель ядра жесткости состоит из ствола с регулярно расисложенными по высоте просмами и фундамента, а ствол представляет собой тонкостенную полую конструкцию постоянного замкнутого поперечного сечения. Толщина стенки эталовных моделей кольцевого сечения без проемов и диаметр срединной поверхности ствола кольцевого сечения назначались из условия сохранения одинаковых площадей и моментов инерций сечений моделей с проемами и без них. Размеры фундамента модели опредсляли из условия обеспечения в него жесткой заделки ствола.

Модели были вылолнены с учетом геометрического подобля (в масшгабе 1/10 [1, 2]) и сохранения материалов оригинала (бетон тяжелый M250, арматура из стали класса A-III). Соотношение жесткостен простенков и перемычск оригинала, характеризуемое при изгибе ствола безразмерным параметром β, удовлетворяет условию β > 14 [1].

Молели жолезобетонного ядра жесткости были испытаны в трех направлениях действия внешней поперечной нагрузки: перпенликулярно плоскости проемов, которые оказываются в наиболее сжатой ($\varphi = 0^\circ$) и растянутой ($\varphi = 180^\circ$) зонах ствола; параллельно плоскости тех же проемов (q = 90°). Поперечная нагрузка принималась изменяющейся по высоте модели по треугольному закону, которая в опытах с помощью системы полиспастов заменена эквивалентными ой сосредоточенными силами (рис. 1).





Рис. 1. Схема нагру кення железобетонных моделен.

На первом этаке молели нагружали ступенями, равными 0.05 q_{риз} ((q_{ри}) — ожидаемая разрушающая нагрузка), в на втором — (после трешинообразования) — 0.1 q, и доводились до разрушения.

На рис. 2 привелены зависимости ширины раскрытия трешин, норжальных к продольной оси ствола молелей, от растягивающих деформаций краинего растянутого арматурного стержия в сечении, которые по лучены в результате статистической обработки экспериментальных даииых и представлены в виде линейных корреляционных уравнений:

$$a^{\mu\nu\rho\nu} = a + b z_a. \tag{1}$$

где значения параметров а и в представлены в табл.

			Габлица
Номер модели	Направление перытация э. град	а. нн	Б. м.н
1-15	U	0,01	10u
1 3κ	90	0,01	50
1 28	180	0 ,01	80
Без просмон		0,03	100

На рис. 2 для сопоставления привелена зависимость a_T — полученная согласно СНиП П-21-75 [3]. Как видно, линии $a_T - s_a$, полученные для моделей, испытанных при различных направлениях лействия внешией поперечной нагрузки, достаточно близко сходятся друг с другом. При этом среднее значение ширины трещин нормальных к пролольной оси ствола моделей, испытанных в различных направлениях, мало отличаются от соответствующих величин ширины грещин молелей кольцевого сечения. Следовательно, при практических расчетах ширина раскрытия трещин, нормальных к продольной оси ствола железобетонных ядер жесткости с дроемами, независимо от направления действия внешней горизонтальной нагрузки, можно определить по формуле:

$$a_n = -0.01 + 90 z_a. \tag{2}$$



Рис. 2. Зависямость ширины -реции, пормальных к продольной осн ствола моделей от растятивающих леформаций: 7 - \$\varphi = 0 ; 2 - \$\varphi\$ 90%; 3 - \$\varphi\$ 180°; 4 кольцо без проемон 5 - согласно СНиП !!+21-73.

Ширина раскрытия трещин, нормальных к продольной осм ствола для образнов кольцевого сечения с процентом армирования v = (0.8 - 1.6)% практически совнадает с результатами расчета, выполненного соответствии с СНиП 11-21-75. Аналогичное уравнение, полученное [4] для изгибаемых и внецентренно сжатых образнов кольцевого сече иня, армированных стержиями d = 12-15-К-Т и v = (1,2-4)%), имеет вид:

$$= -0.0481 + 98.5$$
 (3)

Там же отмечается, что для исследованных железобетонных конструкций при малых процентах армирования = (1.2—1.5)% средняя ширина раскрытия трещин, рассчитаниая по уравнению (3), меныцрасчетной, вычисленной согласно СНиП П-21-75, в среднем, на 15%. В нашем случае это расхождение не превышает 5—10%.

Можно заключить, что расчет ширины раскрытия грещин, нормальных к продольной оси ствола железобетонных ядер жесткости с проема мн. для которых безразмерныя параметр ранен $\beta \ge 14$, можно произ

вести согласно СНиП 11-21-75, рассматривая их как конструкцию с эквивалентным кольцевым ссчением.



Рис, 3. Зависимость числа горизонтальных трещим в стволе от уровия нагружения: I — 9 = 0°, 2 – 9 180°; 3 — 7 = 90°; 4 — кольцо без проемов.

Экспериментальные данные свидетельствуют, что при уровнях нагружения, не превышающих расчетную $s_a \leq 200 \cdot 10^{-3}$, раскрытие косых грещин в углах проемов (с шириной не более 0,2 мл), лрактически мало влияет на напряженное состояние простенков ствола, в том числе и на ширину раскрытия в них горизонтальных трещин. Определенный интерес представляет исследование зависимости общего числа образовавшихся в стволе трещин, нормальных к его продольной оси, а также косых трещин в углах проемов от урович нагружения (рис. 3). Приведенные на рис. З данные показывают, что зависимости $N_{\rm норм} = q/q_{\rm par}$ для моделей ядра жесткости с проемами, испытанных в разных направлениях, имсют идентичный характер. (Аналоичные зависимости получены ч для косых трещин.) Пря этом зона трещин в стволе моделей по мере их нагружения увеличивается и в сталии разрушения охватывает до 0,7 высоты ствола, а общее количество косых и нормальных трещин в этой стадии у всех трех моделей с проемами, а также у модели эквивалентного кольцевого сечения имеют близкие значения.

Выводы

1 Харахтер образовання трещин, нормальных к продольной оси ствола, в исследуемых железобетонных ядрах жесткости с проемами и эквивалентным кольцевым сечением без проемов идентичен, а ширина раскрытая трещин в этих конструкциях практически одинакова.

Расчет ширины раскрытия трещии, нормальных к продольной осн ствола, исследуемых железобетонных ядер жесткости с проемами β ≥ 14 при действен расчетной сейсмической нагрузки, можно произвести согласно СНиП П-21-75, рассмытривая их как конструкцию с эквиналентным кольцевым сечением.

3. В сталяя разрушения конструкций сбщее число трешин, нормальных к продольной оси ствола, и косых трещин в углах просмов не зависят от направления действия внешней поперечной нагрузки. При том число трешин, нормальных к продольной оси ствола с проемами и без них, практически одинахово.

BEIGKTH

20. V111, 1982

Ա. 🚣 ՍԱՀԱԿՅԱՆ, Յ. Դ. ՂԱԶԱՐՅԱՆ, Ռ. Ա. ԿՈՏԻԿՅԱՆ

ՄԻԱՉՈՒՅԼ ՈՐԾՆԱՆՅՔՆԲՈՎ ԵՐԿԱԹԲՆՏՈՆՅԱՆ ԿՈՇՏՈՒԹՅԱՆ ՄԻՋՈՒԿՆԵՐՈՒՄ ՃԱՔԵՐԻ ԱՌԱՋԱՅՄԱՆ ԵՎ ԲԱՑՄԱՆ ԱՌԱՆՋՆԱՀԱՏԿՈՒԹՅՈՒՆՆԵՐԸ ՀՈԲԻՉՈՆԱԿԱՆ ՈՒԺԵՐԻ ԱՉԴԵՑՈՒԹՅԱՆ ՏԱԿ

Ամփոփում

Հետաղոտունյունները ցույց են տվել, որ որմնանցքներով երկանրետոնյա կոչտունյան միջուկների ճաբերի բացվածքների լայնունյան «աչվարկները կարելի է կատարել ըստ СНиП П-21-75-ի, դիտարկելով դրանք առանց որմնանցջներով էկվիվալենտ շրջանային կտրվածքով կոնստրուկցիաներ։

Չնայած երկաթերնտոնյա կոշտության միջուկների փողերի վրա առաջացած մանկագլագ օրինայափություններին, կոնստրուկցիաների բայգայմ Հտապում ուղղահայաց և որմամնցջերի մոտ առաջացած թեջ Հաջերի ընդդա δαιρ βիվը կախված չէ արտաքին լայնական ուժի ուղղուβյունից, ընդ որում «ւղղա<այաց ճաքերի βիվը որմնանցքերով և առանց որմնանցբերի կոշտուβյան ≇իլուկների բների վրա գործնականորնն նույնն են։

ЛИТЕРАТУРА

- I Саакян А. О., Саакян Р. О., Шахназарян С. Х. Возведение зданий и сооружений методом подъема.— М.: Стройиздат, 1982.— 552 с.
- Саахян А. О., Котикян Р. А. Ползучесть железобстонных молелен ядер жествости иногоэтажных зданий при действии горязонтальных нагрузок. Нап. АН АрмССР, Механика, 1982, № 4, с. 53—62.
- СНяП П-21-75. Бетонные и железобетонные конструкции. М. Стройкадат, 1976 56 с.
- Баташев В. М. Прочность, трещиностойхость и деформании железобеточных элементов с многорядным армированием. - Киев: Будивельник, 1978. - 120 с

20340400 002 ФРЗПРЕЗПЕССЕР ЦАСССЕРСТВИ БЕССИЦАНИ ИЗВЕСТИЯ АКАДЕМИИ НАУК АРМЯНСКОЯ ССР

Տեխնիկական դիտութ, սեշիա

XXXVI, № 4, 1983

Серия техническах наук

строительные конструкции

в. А СМИРНОВ, К Б ЩЕРБИНА

ОПРЕДЕЛЕНИЕ ЧАСТОТ И ФОРМ КОЛЕБАНИЙ ПРЯМО-УГОЛЬНЫХ ПЛАСТИНОК МЕТОДОМ ГОЛОГРАФИЧЕСКОЙ ИНТЕРФЕРОМЕТРИИ

Проблеме колебаний пластинок посвящено большое количество работ, однако, для решения ряда конкретных задач, связанных, например, с расчетами частот высших порядков и форм собственных колебаний пластинок сложного очертания со сложными условнями опирания по контуру, современные аналитические методы не дают достаточно гочных и достонерных результатов. Поэтому нарялу с теоретическими исследованиями пелесообразно широко применять современные экспериментальные методы изучения проблемы колебаний [1].

В настоящее время наиболее перспехтивным является метод голографической интерферометрии, который с нысокой информативностью точностью и наглядностью позволяет регистрировать частоты и формы собственных колебаний, при этом автоматически учитывается влияние всех жесткостных характеристик и факторов внутреннего трения, т. к исслелуемая модель может быть изготовлена из того же материала, что и реальный объект. Геометрия модели и условия опирания по кон туру также могут с большой точностью имитировать соответствующие нараметры реального объекта.

В настоящей работе в качестве объекта исследования выбрана квалратная пластинка со стороной 100 мм и толщиной 1.06 мм, изготоаленная из алюминиевого силава с модулем упругости *E* = 76000 МПа и коэффициентом Пуассона µ = 0.3.

Условия опирания выполнены в даух варнантах. По первому варианту пластинка жестко защемлена по двум прогивололожным сторонам и свободна по двум другим. Во втором случае пластинка с теми же условиями опирация имеет дополнительную жесткую точечную опорурасположенную в середине левой свободной кромки.

При проведении эксперимента пластинку раскачивали электромагнитом, на который подавали переменный ток, частоту которого плавно изменяли в широких пределах [2, 3]. Для этого к ней в зоне электромагнита была жестко закреплена шайба изготовлениая из намагниченпои стали, массой 2 г и диаметром 4 мм. Зазор между сердечником электромагнита и шайбой составлял 0.2 мм, что позволяло пластинке совершать колебания с достаточной для регистрации амплитудой. Эксперимент проводился при двух схемах раоположения стальной шайбы и электромагнита: в центре пластинки и середине правой своболной кромки.

Голограмму вибрирующего объекта записывали при частотах колебаний пластияки в момент ее прохождения через резонанс. Восстановленная в рассеянном луче лазера голограмма поверхности вибрирующей пластинки оказывалась покрытон системой светлых и темных интерференционных полос, характеризующих деформации объекта при его колебаниях. Наиболее яркими выглядят полосы в той части поверх ности пластинки, которая соответствует так называемым узловым линиям. Картина этих ярких полос , характеризует форму колебаний исследуемого объекта.

Голографические интерферограммы колеблющихся пластинок были записаны на различных частотах с образованием разных форм колебаний.

На рис. 1 и 2 показаны фотографии некоторых из зарегистрированных форм резонансных колебаний, исследуемой пластинки.

Проведен некоторый анализ влыяния массы, присоединенной к левой свободной кромке из солоставления изображенных форм колебаний, показанных в двух колонках рис. 1. На рвс. 1а, г, ж, к показаны формы колебаний без дополнительной массы, а на рис. 1б. д. з, л.—формы колебаний пластинки с присоединенными массами. На первой форме дополнительная масса изменяет характер деформации пластинки при колебаниях. На рис. 1а интерференционные полосы расположены горизонтально и пластинка деформирустся но цилиндрической поверхности. На рис. 16 полосы искривлены и пластинка колеблется с изгибом в лвух направлениях. Аналогичкая картина наблюдается с присоединением массы в середине правой кромки (рис. 1в). При колебаниях на более высоких частотах масса оказывает демпфирующее цлияние и улловые линии сдвигаются влево (рис. 1л.з), а частоты уменьшаются на 12—13%.

На рисунках 1ж, л, м показаны формы колебаний пластички без чассы (к), с дополнительной массой (л) и имеющей дополнительную спору (м). В этом случае формы и частоты колебаний практически совпадают. Это объясняется тем, что и масса и дополнительная опора расположены вблизи нулевой липии.

На рисунках 2ж. з. и показаны формы колебания пластники на частотах 2745, 3685 и 4565 Гц с массой 2 г, присоединенной к средине правой кромки.

Отметим, что на частоте 2745 Г и пластинка с пригоединенной максой колеблется по форме, резко отличающейся от формы колебании пластинки без присоединенной массы (рис. 2д, ж).

На рис. 2%, л. м показаны формы колебаний иластинки соответственно на частотах 2490, 2935 к 4620 Гц, имеющей цололнительную опору. Аналитически вычислить высшие формы колебаний пластинки с достаточной точностью сложно. Если решать задачу вариационными методами, то формы колебаний получаются с регулярно расположенными узловыми линиями, параллельными сторонам прямоугольной пластинки. При численных методах решения подобной задачи для получения высших форм колебаний необходимо находить собственные векторы матриц высоких порядков, что связано с большим объемом нычислений и потерей точности решения.



Рис. 1. Голос зафические интерферограммы некоторых форм редонансных колебаний кладратной илм. танка и ж. к с илматиченной найбой массой 2 г в середьне пластинки; и, и, к с дополнительной массой 2 г (б) и 4 г (и, з. г) в середене левой свободной кромки; с с инайбой массой 2 г в середьне правой кромки; с. и, и – с зочечный опорой в середьне левой кромки.

Метод голографической интерферометрии позволяет получать формы колебаний при резонансах на любых частотах от действия возбуждвюшей нагрузки любого характера, приложенной в любом месте исследуемого объекта.



Рис. 2, Голографические интерф рограммы нексторых форм резонансныя колебаний кнадратной иластинки: а с с шайбон массой 2 г в серелкие иластинки ж – к – с цилюй массой 2 г в серелине правой кромки; к – м с точечной опорой в середние саон кромка.

MAPXH

12 IV 1983

ՈՒՂՂԱԿՅՈՒՆ ԹՒԹԵՂԻ ՏԱՏԱՆՄԱՆ ՉԵՎԻ ԵՎ ՀԱՃԱԽԱԿԱՆՈՒԹՅԱՆ ՈՐՈՇՈՒՄԸ ԳՈԼՈԳՐԱՖԻԿԱԿԱՆ ԻՆՏԵՐՖԵՐՈՄԵՏՐԱՅԻՆ ԵՂԱՆԱԿՈՎ

Ամփոփում

հացահայտված է գոլոգրաֆիկական ինտերֆերոմետրային հղանակի կիրառման հնարավորությունը երկու հանդիպակաց կողմերը կոշտ ամրակցված, իսկ մյուս երկուսը ազատ, ինչպես նաև ձախ ազատ եզրում լրացուցիչ կոշտ հենարան ունեցող ուղղանկյուն թիթեղի սեփական տատանումների հետազոտման համար։ Բերված են գոլոգրամներ, որոնը բնութագրում են տատանումների սեփական ձեր տարբեր հաճախականությունների ժամանակ.

ЛИТЕРАТУРА

- С. Вольмир. Оболочки в потоке жидности и газа. Задачел гидроупругости М.: Наука, 1979.— 318 с.
- Овакимян Р. Н. Имитания внешней нагрузки электромагнитным способом. В межвуз. со.: Механика, Ереван, ЕГУ, 1982, № 2, с 81-85.
- 3 Андреен Л. Н. и др. Неравномерное нагружение оболочек с помощью пандемоторных сил. В кн.: Проблемы прочности. Киев. Наукова Думка, 1983, № 2. с. 24-26.

ЦІЗЧІЦЧЦЬ ОВІ ЧЕЗПЕРОПЕССЕРЕ ЦЧЦЧЕГЕЦІВЕ ЗВОВЧЦЧЕР И З В Е С Т И Я АКАДЕМИИ НАУК АРМЯНСКОЙ ССР

Shhilippuquul qhmoup. akrhu XXXVI, No 4, 1983 Серия технических науз

ГИДРОТЕХНИКА

М. А. ТАРАКЧЯН, В. С. САРКИСЯН, М. В. ШИБАНОВ

О ФИЛЬТРАЦИИ ПРОМСТОКОВ ИЗ ХРАНИЛИЦ КРУГЛОП ФОРМЫ

Одной из мер борьбы за охрану окружающей среды является раз работка более гочных, чем сущестнующие, методон прогноза гидрохимического режима грунтовых вод.

Рассмотрим фильтрацию промышленных стоков из хранилищ (или накопителей) круглой формы в илане, ралиусом г_в. Булем считать, что концентрация вещести в жидкой фазе в хранилище С_в является постоянной величаной, а процесс фильтрации квазистационарным. Тогда, при постоянной мощности волоносного пласта *m*, скорость фильтрации г зависит только от ралиуса-вектора *r* и определяется по формуле:

$$r = \frac{Q}{2\pi mr}$$
(1)

где Q — постоянный расход воды, сбрасываемый в хранилише прелприятнем.

Оснопное лифференциальное ураннение геохимической гидролинамики, иключающее в себя уравнение движения иссушей жидкости а растворенных в ней солей, сохраняемости их массы, кинетики и изотермы массообмена между солями фильтрата и породой, для радиального нотока имеет вид [1];

$$D\left(\frac{\partial^2 C}{\partial r^2} - \frac{1}{r} \frac{\partial C}{\partial r}\right) = v \frac{\partial C}{\partial r} - \frac{\partial b}{\partial t} = v_0 \frac{\partial C}{\partial t}$$
(2)

где $\frac{db}{dt}$ — скорость изменения солей в твердой фазе; п. — пористость групта; D — коэффициент диффузии; C(r, t) — концентрация веществ в произвольной точке r водоносного пласта в гекущий момент времени t.

При больших значениях константы скорости γ ($\gamma \to \infty$) и конечной скорости сорбщии $\frac{ob}{ot}$ изотерма сорбщии будет линеиная:

$$b = n_0 \Gamma C; \qquad \frac{\partial b}{\partial t} = n_0 \Gamma \frac{\partial C}{\partial t} \,. \tag{3}$$

гле Г — коэффициент Генри.

Тогда уравнение (2) примет вил:

$$D\left(\frac{\partial^2 C}{\partial r^2} + \frac{1}{r}\frac{\partial C}{\partial r}\right) - v \frac{\partial C}{\partial r} = u \frac{\partial C}{\partial t}, \qquad (4)$$

где $n = n_0 (1 + 1)$ — активная пористость групта, а и определяется по (1).

Рассмотрим решение уравнения (4) при следующих краевых условиях:

$$C(r, 0) = C_r;$$
 $C(r_0, t) = C_0;$ $\frac{\partial C(R_0, t)}{\partial r} = 0,$ (5)

гле R_{c} расстояние от храниляна до границы пласта, где устроен дренаж и подд-рживается постоянный уровень груптовых вол; C_{o} — минерали ания груп, ных вол в естественных условиях ($C_{o} < C_{0}$).

Для решения положим, что

$$C = C_1 r^2 + C_0. \tag{6}$$

где

$$=\frac{Q}{4\pi mD}$$

Уравнение (4) можно представить так:

$$\frac{\partial^2 C}{\partial r^2} = \frac{2}{r} \frac{\partial C}{\partial r} = \frac{n}{D} \frac{\partial C}{\partial t},$$
(7)

где

 $a = \frac{Q}{2 = mD} - 1.$

Вводя (6) в урявнение (7), получим:

$$\frac{\partial^2 C_1}{\partial r^2} - \frac{1}{r} \frac{\partial C_1}{\partial r} - \frac{v^*}{r^*} C_1 = \frac{u}{D} \frac{\partial C_1}{\partial t} \cdot$$
(8)

Для уравнения (8) краевые условня (5) принимают вид:

$$C_{1}(r, 0) = (C_{r} - C_{0})r^{-\gamma}; \qquad C_{1}(r_{0}, t) = 0;$$

$$\frac{\partial C_{2}(R_{0}, t)}{\partial r} = \frac{\pi}{R_{0}}C_{1}(R_{0}, t) = 0.$$
(9)

Для решения уравнения (8) при краевых условиях (9), примения метод Фурке:

$$C_1(r, t) = X(r) \cdot T(t),$$
 (10)

и перепишем уравнение (8) в следующем виде:

$$\frac{1}{N}\frac{\partial^2 X}{\partial r^2} + \frac{1}{Nr}\frac{\partial X}{\partial r} - \frac{\pi^2}{r^2} = \frac{\pi}{DT}\frac{\partial T}{\partial t}$$
(11)

Применив метод разделения персменных Фурье, решим уравнезие (11):

$$\frac{d^2X}{dr^2} + \frac{1}{r} \frac{dX}{dr} + \left(r^2 - \frac{r^2}{r^2}\right) X = 0.$$
(12)

Решеннем уравнения (12) является функция Бесселя, которая одновременно является собственной функцией (12), равной, согласно [2]:

$$X_{0}(r) = A_{1}Y_{0}(\lambda r) + A_{2}N_{0}(\lambda r), \qquad (13)$$

где A₁ и A₂ — постоянные, определяемые из уравнений (9); Y, (*ir*), N (*ir*) — Бесселевы функция, соответственно, первого и второго рода, порядка у.

Тогда граничные условия (9) перенишутся в следующем виде:

$$A_{1}Y_{1}(ir_{0}) + A_{2}X_{1}(ir_{0}) = 0; \qquad (14)$$

$$A_{3}Y_{n-1}(iR_{0}) + A_{2}N_{n-1}(iR_{0}) = 0.$$
(15)

На (14) имеем:

$$\frac{A_1}{A_2} = -\frac{N_1(r_0)}{Y_1(r_0)} = -\frac{N_1(R_0)}{Y_{-1}(rR_0)} \cdot$$
(16)

Подставив (16) в (13), получим:

$$X_{\bullet}(ir) = \frac{A}{Y_{\bullet}(\lambda r_0)} [N_{\bullet}(ir)Y_{\bullet}(\lambda r_0) - N_{\bullet}(ir_0)Y_{\bullet}(ir)].$$

Таким образом, решением уравнения (12) является функция X₈ (17), определяемая следующим выражением:

$$X_{*}(ir) = Y_{*}(ir_{0}) N_{*}(ir) - Y_{*}(ir) N_{*}(ir_{0}).$$
(17)

Значения 7 (1) пл (10) определяют, интегрируя уравнение

$$\frac{\eta}{DT} \frac{dT}{dt} = -\lambda^{\dagger}, \quad (18)$$

после чего получают:

$$T(t) = T_0 e^{-\frac{t}{a}} \,. \tag{19}$$

в значение Т, определяют из красвого условия (9):

$$T_{0} = (C_{r} - C_{0}) r^{-1}, \qquad (20)$$

Таким образом, решением уравнения (8) при краевых условиях (9) будет:

$$C_1(r, t) = (C_r - C_0) e^{-\frac{2}{n}r^2} r^{-1} X, (\lambda r).$$
(21)

Произведем некоторые преобразования в выражении (21), для чего разложим степенную функцию r^{-r} в ряд Фурье-Бесселя по собственным функциям $X_{*}(r)$ с весом r [3]:

$$r^{-\epsilon} = \sum_{k=1}^{\infty} g_k X_k (\epsilon_k r).$$
(22)

Известно [3], что

$$g_{k} = \frac{\int_{r_{0}}^{R_{k}} r \cdots I(X_{n}(\lambda_{k}r)) dr}{\int_{r_{0}}^{R_{k}} |X_{n}(\lambda_{k}r)|^{2} r dr} = \frac{I_{0}}{I_{0}}.$$
 (23)

Определим значение коэффицисята ряда g_k из (23). При решении используем известные рекуррентные зависимости и значения Вроискиан [2]:

$$I_{1} = \int_{r_{*}}^{R_{*}} r^{-s+1} X_{*} \left(i_{*}r \right) dr = i_{*}^{s+2} \int_{r_{*}}^{i_{*}} Z^{-s+1} X_{*} \left(Z \right) dZ = \frac{2r_{v}^{-s}}{\pi i_{*}^{2}};$$

$$I_{2} = \int_{r_{*}}^{R_{*}} [X_{*} \left(i_{*}r \right)]^{2} r dr = \left[\frac{r^{2}}{2} \left\{ [X_{*} \left(i_{*}r \right)]^{2} - X_{*-1} \left(i_{*}r \right) X_{*+1} \left(i_{*}r \right) \right\} \right]_{r_{*}}^{R_{*}} = \frac{1}{2} \left[R_{v}^{2} \left(X_{*}^{2} \left(i_{*}R_{0} \right) - \frac{4}{\pi^{2} i_{*}^{2}} \right] \cdot$$

Таким образом, нахолим:

$$g_{4} = \frac{4r_{8}^{-1}}{\pi k_{8}^{2} \left[R_{6}^{2} \left[X_{*} \left(\lambda_{8} R_{0} \right) \right]^{2} - \frac{4}{\pi k_{8}^{2}} \right]}$$

Выражение (22) перепишется так:

$$r^{-1} = \sum_{k=1}^{\infty} \frac{4r_0^{-1} X_k (i_k r)}{\pi i_k^2 \left[R_0^2 \left[X_k (i_k R_0) \right]^2 - \frac{4}{\pi^2 i_k^2} \right]}$$
(24)

Следовательно. (21) будет иметь вяд:

$$C_{s}(r, t) = (C_{r} - C_{0}) \frac{4}{-1} \sum_{k=1}^{\infty} \frac{[X_{0}(L_{k}r)]^{2} r^{-k}}{R_{0}^{2} [X_{0}(L_{k}R_{0})]^{2} - \frac{1}{-\lambda_{k}^{2}}} \cdot \frac{e^{-\frac{D}{R_{0}^{2}} \frac{2}{k}t}}{-\lambda_{k}^{2}} \cdot (25)$$

Перейля от С, к коннентрации С по (б). нан зем:

$$C(r, t) = C_0 + (C_c - C_0) \frac{4}{\pi} \left(\frac{r}{r_s}\right) \sum_{s=1}^{\infty} \frac{e^{-\frac{D}{\pi} r_s^2 t}}{r_s^2 \left[R_0^2 \left[X_{-}\left(t_s R_s\right)\right]^2 - \frac{4}{\pi^2 r_s^2}\right]}$$
(26)

Значение нараметра не определяется из красвого условия (15), ко торос после преобразований будет иметь вид.

$$Y_{*}(\iota_{k}r_{0}) N_{*-1}(\iota_{k}R_{0}) = Y_{*-1}(\iota_{k}R_{0}) N_{*}(\iota_{k}r_{0}) = 0, \qquad (27)$$

 прансиендентного ураянсяня (27) параметр и яаходится методом последовательных приближений. Причем, оно решается для каждого конкретного объекта в от издылости.

По формуле (26) можно рассчитать концентрацию исследуемого пещества С (r, t) в произнольной точке г водоносного пласта в любой момент времени t. Расчеты троизволится на ЭВМ I:С 1022

Выводы

Полученное решение уравнения конвективной диффузии двет возможность прогноза гидрохимического режима грунтовых вод в районах лисплуатируемых хвостохранилищ, ли изкопителей промстоков

BPMHHIPOLIBET NT 1

10. X11, 1982

Մ. Ա. ՏԱԲԱԿՉՅԱՆ, Վ. Ս. ՍԱԲԿԵՍՅԱՆ, Ա. Վ. ՇԵԲԱՆՈՎ

ծգղումարաշրեն արտանանները արուց իրոցա<mark>նները հերոշին։</mark> Հեմաներ հայունը հերաները հերոշիներ

Ամփոփում

Ստացված է Նյուքատեղափոխման Հավասարման մասնակի լուծումը շրըչանաձն տեսջ ունեցող Հեղուկ արտադրաքափոնների պահեստարաններից աղտոտված ջրերի դտման դեպրում, որը Հնարավորություն է տալիս կանխագուշակել շրջանի բնահողային ջրերի Դիդրորիմիական ռեժիմը։

ЛИТЕРАТУРА

- Верияни И. И. и др. Мезаты против солевого режима груптов и груптивых изд М. Колос, 1979. 336 с.
- 2 Янке І., Эмог Ф., Лен Ф. Специальные функции (формулы, графяки, таблицы) М.: Наука, 1968 - 340 г
- Корн Г. Корн Л. Справочник по математике (для научных работников и инженеров). — М.: Наука, 1973 831 с.

ይበዺዪኄዯዪኣብՒԹያበՒህ

ՄԵՔԵՆԱՇԻՆՈՒԹՅՈՒՆ

67

5.	Ц.	Aburaujua, D. D. Ubruhajua: Abrywijen ijadhawaterh defenned yebuhwa dumph-	
		ցայում ծակոտկեն նյութերի ձևավորման պրոցեոների Տետազոտման մի հաչվիլ	
		ծրագրի մասին	3
U,	U.	. Burahrnujub, U. V. Ahdahjub: 4nd ynghyhnb byndhyg ywanywoadwd pwywhw-	
		պատ խողովակների մամլման Հարցի մասին	2
Ļ.	ŧr.	Vorwyjub, B. D. Parabyjub: Abywgog docywhwoph hlagh ywodwdwyhi i at-	
		Ş որմացիոն վիճակը	2
U.	þ.	Parhulilyn: Lwpp yligogwy dbywubpgdbbpaid sbydwb wbyjacbbbph owmhdhgw-	
		gaid' punnyuhbaph aughabuy Siupdupuguudub dheagad 2	3
Œ,	$1_{\mathbf{L}}$	Marquil: Պատանական գործոնների ազդերությունը ատամնակվի ատամի դիմաց-	
		bailant www. www. twitte in the the standard and and and and and and and and and an	s.

ՇԵՆԱՐԱՐԱԿԱՆ ԿՈՆՍՏԲՈՒԿՑԻԱՆԵԲ

11	2	Աանակյան. 3. խ. Ղազարյան, Ռ. Ա. Կոտիկյան։ <i>Միաձույլ որմևանցրերով երկա</i> #-	
		phonebya hazanafyadi depentaberai sayare anayangdadi a pangdadi anabita-	
		Տատկությունները որիդոնական ուժերի ազգեցության ասկ	31
q,	П.,	Udpreul. 4. P. Cybrophen: Higgubysois Philogh mumululus abh a subuhuyu-	
		հության որոշումը գոլոգլուֆիկտկան ինտերֆնրոմնարային հղանակով	19

17. U	։ Տառակչյան, Վ. Ո.	Յազկիսյան, Ա. Վ.	Spywood: Spywowdb whay	nebbgnq	- 17 m	
	աադրակափոնները	պահեստարաններից	Տեղուկի դաժան ժասին		42	F

СОДЕРЖАНИЕ

МАШИНОСТРОЕНИЕ

1-1	Петросян, Г. Г. Нерсесян. Об одной вычислительной программе исследова-	
	ния процессов формования пористых материалов в конических матринах	
	методом конечных элементов	3
M = M	. Мартиросян, А. М. Симонян. К вопросу об опрессовке топьостенных труб	
	из композиционного материала .	12
.7. 11	Мурадян, Р. И. Барселян. Напряженно-деформированное состояние корки	
	затвердевающего слитка	17
1. <i>H</i> .	Борасенко Оптимизация углов давления в плоских шестизвенных мех инз-	
	мах путем рациональной компоновки состаиляющих четырехзвенников	41
4. K	Геноркан. Влияние случанных факторов на величину ко-ффициента из-	
	ризини пределя выносливости зуба зубчатого колеса	28
	СТРОИТЕЛЬНЫЕ КОНСТРУКЦИИ	
t. <i>O</i> .	Саакян, Ю. Х. Газарян, Р. А. Котикян. Особенности образования и раскры-	

1.	Ο.	Саакяя, ю. х. газаряк, Р. А. котикая. Особенности образования и раскры-	
		тия трещин в монолитных железобетонных ядрах жесткости с проемами	
		при дейстния горизовтальных нагрузок	34
В.	4	Смирнов, К Б. Шербина. Определение частот и форм колебаний прямо-	
		угольных иластинок методом голографической интерферометрии	40

ГИДРОТЕХНИКА

М. 1 Таракчан, В. С. Саркисан, А. В. Шибанов. О фильтрации прометокоч из хранизации круглой формы. 45



Стр.