VOLUME-4, ISSUE-8

КВАЗИСТАТИЧЕСКОГО НАПРЯЖЁННО - ДЕФОРМИРОВАННОГО СОСТОЯНИЯ ОСЕСИММЕТРИЧЕСКИЙ ИЗГИБ ЦИЛИНДРИЧЕСКОЙ ОБОЛОЧКИ

Зафар Болтаев ^{а)}; Азиз Хожиев; Мавлуда Рузиева ^{б)}; Собир Собиров ^{с)} Фарход Хомидов ^{д)}

¹ Бухарский инженерно-технологический институт, Буҳара, Узбекистан

a) <u>boltayev-z@mail.ru</u>

⁶⁾<u>ruziyevama825@gmail.com</u> ^{c)}<u>sobirovsobir5678@gmail.com</u> ⁿ⁾<u>Farhod2708@mail.ru</u>

QUASI-STATIC STRESS-STRAIN STATE AXISYMMETRIC BENDING OF A CYLINDRICAL SHELL

Zafar Boltaev^a); Aziz Hojiyev; Mavluda Ruzieva^b); Sobir Sobirov^c) and Farhod Homidov^d)

¹Bukhara Engineering-Technological Institute, Bukhara, Uzbekistan

^{a)} <u>boltayev-z@mail.ru</u> ^{b)}<u>ruziyevama825@gmail.com</u> ^{c)}<u>sobirovsobir5678@gmail.com</u> ^{d)}<u>Farhod2708@mail.ru</u>

В статье рассматривается вопросы квазистатического напряженно – деформированного состояния цилиндрической оболочки. Задача об осесимметрическом изгибе оболочки с жесткими днищами с помощью принципа возможных перемещений сведена к интегральному уравнению. Построено приближенное решение указанного уравнения.

Ключевые слова: цилиндр, напряженно-деформированного состояния, вязкость, квазистатическое уравнение, осесимметричкая тела.

С ростом скоростей, давлений, температур и других факторов, влияющих на прочность , надежность конструкций новой техники, особо важно задачей становятся разработки точных или достаточно точных методов решения задач деформирования [1-3].Все эта требует создания надежных методов расчета при различных видах нагрузок. Для описания процесса деформирования вязкоупругих материалов применяется наследственной теории Больцмана-Вольтера [4,5].

Задача об осесимметрическим изгибе вязкоупругой оболочки с жесткими днищами с помощью принципа возможных перемещений сведена к интегральному уравнению Вольтера с сингулярным не разносным ядром. Построено преображённое решение указанного уравнения, оценка погрешность приближенного решения.

Рассматривается вязкоупругая цилиндрическая оболочка с жесткими днищами, находящаяся под действием равномерно распределенного внутреннего давления *q*. Перемещения и деформации средной поверхности связан соотнощениями [6]:

$$\varepsilon = \frac{\partial u}{\partial x} + \left(\frac{\partial u}{\partial x}\right)^2, \quad \varepsilon_{xy} = 0, \quad (1)$$

VOLUME-4, ISSUE-8

деформации и напряжения срединой поверхности

$$\sigma_{x} = \frac{E_{0}}{1 - v^{2}} \left[\varepsilon_{x}(t) - v\varepsilon_{y}(t) - \int_{0}^{t} R_{e}(t - \tau)(\varepsilon_{x}(\tau) - v\varepsilon_{y}(\tau))d\tau \right],$$

$$\sigma_{y} = \frac{E_{0}}{1 - v^{2}} \left[\varepsilon_{y}(t) - v\varepsilon_{x}(t) - \int_{0}^{t} R_{e}(t - \tau)(\varepsilon_{y}(\tau) - v\varepsilon_{x}(\tau))d\tau \right],$$
⁽²⁾

кривизны срединной поверхности и изгибающие моменты

$$M_{x} = D_{0} \left[\chi_{x}(t) - \int_{0}^{t} R_{e}(t-\tau) \chi_{x}(\tau) d\tau \right], M_{y} = 0.$$
(3)

Здесь*и*, *w*-перемещение точек срединной поверхности в направлениях образующей и нормали к срединной поверхности; *r*-радиус оболочек; *x*,*y*-координаты, введение на срединной поверхности вдоль образующей и направляющей, $\varepsilon_x, \varepsilon_y, \varepsilon_{xy}$ - деформации срединной поверхности, σ_x, σ_y - цепные напряжения, $\chi_x = \frac{\partial^2 w}{\partial x^2}$ -кривизны образующей срединой поверхности, M_x, M_y - изгибающие моменты; *v*-коэффициент Пуассона, который применяется постоянны; E_0 -мгновенный модуль упругости; $D_0 = \frac{E_0 h^3}{12(1-v^2)}$

-мгновенная цилиндрическая жесткость; h-толщина оболочки; $R_e(t-\tau)$ -ядро релаксации.

Напряженное и деформированное состояние оболочки должно удовлетворять принципу возможных перемещений, согласно которому работа всех внешних и внутренних сил на возможном перемещении срединной поверхности равна нулю:

$$\delta A_p + \delta A_{p0} + \delta A_{m0} + \delta A_m + \delta A_\sigma = 0.$$
(4)

Здесь δA_p –работа заданной поверхности нагрузки, δA_{p0} - работа напряжений, приложенных к торцы оболочки, δA_{m0} - работа изгибающих моментов, приложенных к торцы оболочки, δA_m -работа изгибающих моментов в срединной поверхности, δA_{σ} -работа цепных напряжений [6]

$$\delta A_{p} = -2\pi r \int_{-L/2}^{L/2} q(x) \delta w(x) dx,$$

$$\delta A_{p0} = 2\pi r h \left[\sigma_{x} (L/2) \delta u(L/2) - \sigma_{x} (-L/2) \delta u(-L/2) \right], \qquad (5)$$

$$\delta A_{m0} = 2\pi r \left[M_{x} (-L/2) \delta \chi_{x} (-L/2) - M_{x} (l/2) \delta \chi_{x} (L/2) \right]$$

$$\delta A_{m} = 2\pi r \int_{-L/2}^{L/2} M_{x} \delta \chi_{x} dx, \\ \delta A_{\sigma} = -2\pi r h \int_{-L/2}^{L/2} (\sigma_{x} \delta \varepsilon_{x} + \sigma_{y} \delta \varepsilon_{y}) dx$$

VOLUME-4, ISSUE-8

где *L*–длина оболочки. Задача о напряженном и деформированном состоянии оболочки теперь формулируется так.

При заданных давлениях и граничных условиях на направлениях $x = \pm \frac{L}{2}$ нужно найти

перемещения и, срединной поверхности, удовлетворяющие геометрическим условиям и вариационному уравнению (4). Примени граничные условия, соответствующие свободному опиранию абсолютно жестким днищам ,при x = L/2:

$$w = 0; \quad \frac{\partial^2 w}{\partial x^2}, \quad \sigma_x = \frac{r}{2h}q.$$
 (6)

Первое из этих условий является геометрическим, остальное два статическим.

Приближенное решение задача ищется в виде

$$u(x,t) = u_1(t)x + u_2(t)\sin\frac{2\pi}{L}x, \quad w(x,t) = W_1(t)\cos\frac{\pi}{L}x,$$
(7)

где $u_1(t), u_2(t), W_1(t)$ -подлежащие определению функции времени. Возможные перемещения системы в произвольный момент времени

$$\delta u(x,t) = \delta u_1(t)x + \delta u_2(t)\sin\frac{2\pi}{L}x, \quad \delta w(x,t) = \delta W_1(t)\cos\frac{\pi}{L}x, \quad (8)$$

где вариации δu_1 , δu_2 , δW_1 -независимы.

Подстановка (7), (8) в (5) и далее (4) приводит к вариационному уравнению относительно функций времени u_1, u_2, w_1 . Прировняв коэффициенты при независимых вариациях $\delta u_1, \delta u_2, \delta w_1$ получим систему трех интегральных уравнений относительно искомых функций u_1, u_2, w_1 . Исключив из этой системы u_1, u_2 , получим, опуская выкладки, интегральное уравнение относительно :

$$w_{1}(t) - \xi(t) \int_{0}^{t} R(t-\tau) w_{1}(\tau) d\tau = f(t),$$
(9)

где

$$\xi(t) = \left(\frac{\pi^4 h^2}{12L^3} + \frac{9\pi^2 - 88\nu^2}{9\pi^2} \frac{L}{r^2}\right) \left(\frac{\pi^2 r(1-\nu^2)}{2Lh} \frac{q(t)}{E} + \frac{\pi^4 h^2}{12L^2} + \frac{9\pi^2 - 88\nu^2}{9\pi^2} \frac{L}{r^2}\right),$$
$$f(t) = \left(\frac{4(1-\nu^2)}{\pi} \frac{L}{h}\right) q(t) \left(\frac{\pi^2 r(1-\nu^2)}{2Lh} \frac{q(t)}{E} + \frac{\pi^4 h^2}{12L^2} + \frac{9\pi^2 - 88\nu^2}{9\pi^2} \frac{L}{r^2}\right) E.$$

Приближенное решение уравнения (9) в интервале 0≤t≤1 предлагается искать в виде ломанной

$$w(t) = \sum_{n=1}^{N} A_n(t - t_n) V(t - t_n), \quad t_{n-1} \langle t_n \rangle, \quad (10)$$

VOLUME-4, ISSUE-8

где $V(t - t_n)$ –единичная функция Хэвисайда, A_n - искомые константы, t_n -внутренние точки интервала.

После подстановка (10) в (9) получим приближенные равенство

$$\sum_{n=1}^{N} A_n \Psi_n(t) \approx f(t), \qquad (11)$$

где

$$\Psi_n(t) = \left[(t-t_n) - \xi(t) \int_{t_k}^t R(t-\tau) \tau d\tau \right] V(t-t_n),$$

Для определения коэффициентов A_k потребует точного выполнения равенства (11) в N точных t_n , каждая из которых находится внутри или на границах подинтервала $[t_n, t_{n+1}]$. Указанное требование приводит к алгебраической системе относительно A_n :

$$\sum_{n=1}^{N} A_n \Psi_n(\bar{t}_i) \approx f(\bar{t}_i), \ i = 1, 2, \dots, N.$$
 (12)

Система (12) имеет треугольную матрицу, так как согласно (11) $\Psi_k(\bar{t}_k) = 0$ при $n \ge i$.

Погрешностью приближенного решения (10) оценивается формулой [2]

$$\left|w_{1}(t)-\widetilde{w}(t)\right|=D\left[1+\int_{0}^{t}K(\tau)d\tau\right], D=\sup_{0\leq t\leq 1}\left|f(t)-\sum_{n=1}^{N}A_{n}\Psi_{n}(t)\right|,$$

где $K(\tau)$ - резольвента ядра $\sup_{0 \le \tau \le 1} |\xi(t)| R(t-\tau)$.

Приводили численный пример

$$h = 1, r = 10, L = 10, v = 0.5, E = 10^5,$$

 $A = 0.0536, \beta = 0.05, \alpha = 0.1, q = 100 t$

При вычислении функции были использованы ядер релаксации [7]

$$R(t-\tau) = \frac{Ae^{-\beta(t-\tau)}}{(t-\tau)^{1-\alpha}}.$$
 (13)

Приближенное решение (10) получено, для N = 3.

Погрешность приближенного решения не превышает 4 % от его максимального значения. При вычислении функции были использованы таблицы [3] $R(t) = Ae^{\alpha - 1} \exp(-\beta t)$, их резольвент и интегралов при этом учитывалось тождество

$$\int_{0}^{t} R(t-\tau)\tau d\tau = \int_{t_{k}}^{t} \frac{Ae^{-\beta(t-\tau)}}{(t-\tau)^{\alpha-1}} d\tau = t \int_{0}^{t} R(\tau)d\tau + \frac{t}{\beta}R(t) - \frac{\alpha}{\beta} \int_{0}^{t} R(\tau)d\tau.$$

VOLUME-4, ISSUE-8

Для описания поведения нестабильных материалов, свойства которых не подчиняются принципу температурно-временной аналогии, предлагается сингулярное не разностное ядро релаксации вида

$$R(t,\tau) = \frac{A(\tau)e^{-(f(t)-f(\tau))}}{(t-\tau)^{1-\alpha}}, f(t) = \int_{0}^{t} \beta(\tau)d\tau \quad . (14)$$

Ядро (14) является обобщением ядер (13).

Выводы.

1.Для описания поведения вязкоупругих материалов с нестабильными свойствами, не подчиняющимся принципу температурно- временной аналогии, предложено неразностное сингулярное ядро наследственности.

2.Предложен метод приближенного решения интегрального уравнения Вольтера II рода с сингулярным неразностным ядром.

Литература.

1. Вольмир А.С. Гибкие пластины и оболочки. М., 1956.

2. Трояновский И.Е. Квазистатическое деформирование и установившиеся

колебания вязкоупругих тел. Автореферат. Док.диссер. Москва, 1980, 37 с.

3.Сафаров И.И. Колебания и волны в диссипативно недородных средах и конструкциях .-Ташкент. Фан, 1992. -250с.

4. КолтуновМ.А. Ползучесть и релаксация. М.: Высшая школа, 1976.-277 с.

5.Колтунов М.А.Майборода В.П., Зубчанинов В.Г.Прочностные расчеты изделий из полимерных материалов.- М: Машиностроения, 1983.-239 с

6. Базаров М.Б. Сафаров И.И., Шокин Ю.М. Численное моделирование колебаний диссипативно-неоднородных и однородных механических систем. -Новосибирск, Сибирское отделение РАН, 1996. -189 с.

7.Сафаров И.И., Ахмедов М.Ш., Болтаев З.И.Колебания и дифракция волн на цилиндрическом теле в вязкоупругой среде. LambertAcademicPublishing (Germany). 2016. 262p.