Вопросы прочности элементов авиационных конструкций

X. C. XA3AHOB

НАПРЯЖЕННОЕ СОСТОЯНИЕ КРУГОВОЙ цилиндрической оболочки. Нагруженной моментом через абсолютно жесткую КРУГЛУЮ ШАЙБУ

Обозначения

R, h — радиус срединной поверхности и толщина обо-лочки, R_o — радиус шайбы, $\lambda = \frac{R}{h}, x = \frac{R_o}{R}$ — безразмерные параметры оболочки с шайбой,

5. n — безразмерные декартовы координаты точек срединной поверхности оболочки, отнесенные к радиусу линии спая R₀ (начало координат — в центре шайбы, ось § — по образующей),

 $\rho = \frac{r}{R_0}, \ \theta$ — полярные на развертке цилиндра координаты, угол θ отсчитывается от образующей,

и, v, w — компоненты перемещения точек срединной поверхности оболочки,

- верхности оболочки, $M_{\rho}, N_{\rho}, T_{\rho\theta}, Q_{\rho}^*$ изгибающий момент, нормальная, касательная и обобщенная перерезывающая силы в сечении оболочки $\rho = \text{const},$
 - Е, и модуль упругости и коэффициент Пуассона материала оболочки.

Рассматривается случай, когда в круглое отверстие на боковой поверхности достаточно длинной цилиндрической оболочки впаяна абсолютно жёсткая шайба. К шайбе приложен момент М, вектор которого параллелен касательной к направляющей срединной поверхности оболочки в начале координат. Предполагается, что момент уравновешивается усилиями на торцах оболочки.

Для исследования напряжённого состояния системы используется однородное дифференциальное уравнение тонкой пологой 198

цилиндрической оболочки относительно комплексной функции $F = w + i \varphi$ [2], которое в безразмерных координатах имеет вид

$$\nabla^2 \nabla^2 F + 8i\omega^2 \frac{\partial^2 F}{\partial \xi^2} = 0, \tag{1}$$

где

$$\nabla^2 = \frac{\partial^2}{\partial \xi^2} + \frac{\partial^2}{\partial \eta^2}, \quad \omega = \frac{1}{2} \sqrt[4]{3(1-\mu^2)} \times \sqrt{\lambda}. \tag{2}$$

Поскольку рассматривается круглая шайба, то целесообразно перейти к полярным на развертке цилиндра координатам. На основании [3, 4] для симметричного относительно 5 и обратно-симметричного относительно η напряженного состояния имеем

$$w(\rho,\theta) = \sum_{\nu=1,3,5...}^{\infty} w_{\nu}(x) \cos \nu\theta, \qquad \varphi(\rho,\theta) = \sum_{\nu=1,3,5...}^{\infty} \varphi_{\nu}(x) \cos \nu\theta, \qquad (3)$$

где $x = \omega \rho$

$$w_{\nu}(x) = (-1)^{\frac{\nu-1}{2}} \sum_{n=0}^{\infty} [A_n a_{n\nu}^*(x) - B_n \dot{\beta}_{n\nu}(x)],$$

$$\varphi_{\nu}(x) = (-1)^{\frac{\nu-1}{2}} \sum_{n=0}^{\infty} [A_{n\nu} a_{n\nu}^*(x) + B_n a_{n\nu}(x)].$$
(4)

Здесь A_n и B_n — постоянные, подлежащие отысканию из граничных условий. Функции же $\overset{*}{\alpha}_{n\nu}(x)$ и $\overset{*}{\beta}_{n\nu}(x)$ определяются из соотношений

$$\overset{*}{\alpha}_{n\nu}(x) = -(-1)^{\nu} \frac{2}{\pi} [kei_{n} y (ber_{n-\nu} y - ber_{n+\nu} y)] + + ker_{n} y (bei_{n-\nu} y - bei_{n+\nu} y)]$$

$$\overset{*}{\beta}_{n\nu}(x) = (-1)^{\nu} \frac{2}{\pi} [kei_{n} y (bei_{n-\nu} y - bei_{n+\nu} y) - - ker_{n} y (ber_{n-\nu} y - ber_{n+\nu} y)],$$
(5)

где $y = x\sqrt{2}$.

Ряды для подсчета функций $ber_n y$, $bei_n y$, $ker_n y$ и $kei_n y$ приведены в [1].

Через функцию напряжений ф определяются усилия в срединной поверхности оболочки, а через перемещение w — моменты и перерезывающие силы. На основании [4] усилия в сечениях оболочки можно представить рядами

$$M_{\rho}(\rho,\theta) = -\frac{\pi^2 ER}{64\omega^2 \lambda} \sum_{\nu=1,3,5...}^{\infty} M_{\rho\nu}(x) \cos \nu\theta$$
$$Q_{\rho}^*(\rho,\theta) = -\frac{\pi E}{64\omega\lambda} \sum_{\nu=1,3,5...}^{\infty} Q_{\rho\nu}(x) \cos \nu\theta$$

19

$$N_{\rho}(\rho,\theta) = -\frac{E}{8\lambda x} \sum_{\nu=1,3,5...}^{\infty} N_{\rho\nu}(x) \cos \nu\theta$$
$$T_{\rho\theta}(\rho,\theta) = -\frac{E}{8\lambda x} \sum_{\nu=1,3,5...}^{\infty} \nu T_{\nu}(x) \sin \nu\theta$$
ит. д. (6)

Уравнение равновесия элемента оболочки, выделенного сечением $\rho = \text{const}$ (фиг. 1), относительно оси 0 — 0, проходящей через начало координат по касательной к направляющей срединной поверхности, даёт

$$M = -\frac{\pi x E R_* x}{64\omega^3 \lambda} (x N_{\rho,1} - x N_{\rho,3} + 5x T_1 + 3x T_3 - x Q_{\rho,1} + M_{\rho,1}).$$
(7)



$$M = -\frac{\kappa E R_0^2}{8\omega^3 \lambda} \sum_{n=0}^{\infty} (A_n + B_n)$$
(8)

Все остальные уравнения равновесия удовлетворяются тождественно.

В соответствии с [4] перемещения в срединной поверхности оболочки могут быть также представлены рядами

$$u(\rho, \theta) = \frac{\pi x}{8\omega} \sum_{\nu=1,3,5...}^{\infty} u_{\nu} (x) \cos \nu \theta,$$

$$v_{\nu}(\rho,\theta) = \frac{\varkappa_{\mathcal{X}}}{8\omega} \sum_{\nu=1,3,5...}^{\infty} v_{\nu}(x) \sin \nu\theta.$$
(9)

Условие однозначности перемещений даёт [4] зависимость

$$\sum_{n=0}^{\infty} (A_n - B_n) = 0.$$
 (10)

Граничные условия задачи при $\rho = 1$ имеют вид

$$w = \psi R_0 \cos \theta, \quad \frac{\partial w}{R_0 \, \partial p} = \psi \cos \theta.$$

200

$$u = a\cos\theta - \frac{xR_0\psi}{8}(\cos\theta - \cos^2\theta),$$

$$v = -a\sin\theta - \frac{xR_0\psi}{8}(5\sin\Theta + \sin^2\theta).$$
 (11)

Здесь *а* — смещение шайбы вдоль образующей, а *ψ* — угол поворота шайбы.

 \hat{K} граничным условиям следует добавить уравнение равновесия (8) и условие однозначности перемещений (10). Ограничив в выражениях для перемещений, а также в (8) и (10) суммирование до $v_{max} = n_{max} = K$, получим в итоге замкнутую конечную систему алгебраических уравнений относительно постоянных A_n и B_n . После их определения могут быть подсчитаны внутренние усилия и компоненты напряжения в сечениях оболочки.

Задача была запрограммирована и просчитана на ЭЦВМ «Урал-2». Коэффициент Пуассона µ принимался равным 0,3. При этом

$$\omega = 0,6427 \times \sqrt{\lambda} = 0,6427 \frac{R_0}{\sqrt{Rh}}.$$
 (12)

Результаты вычислений показали, что наиболее существенными являются изгибные напряжения ом по линии спая оболочки с шайбой, которые весьма интенсивно убывают по мере удаления от последней. Кривая 1 на фиг. 2 дает изменение максимальных изгибных напряжений в зависимости от параметра ... Здесь же приведен график максимальных эквивалентных напряжений оэ на наружной поверхности оболочки (кривая 2), подсчитанных по теории прочности энергии формоизменения. Для ω≤0,375 обе эти величины достигают наибольших значений при 0=0. Затем, с роточка максимума начинает постепенно смещаться, как CTOM ω, показано на кривой 5. Кривая 3 характеризует наибольшие нормальные напряжения в срединной поверхности о ^N (θ=0), а кривая 4 — касательные напряжения $\tau_{\rho-}^{T}$ ($\theta=90^{\circ}$). Напряжения кручения по линии спая равны нулю, а остальные величины могут быть здесь найдены из условия: $\sigma_{\Theta}^{M} = \mu \sigma_{\Theta}^{N}$, $\sigma_{\Theta}^{N} = \mu \sigma_{\Theta}^{N}$.

Зачастую требуется знать не только прочность, но и жесткость системы. Графики безразмерных величин, характеризующих угол поворота шайбы ф под действием момента *M*, приведены на фиг. 3. Для удобства практического использования графики построены в различном масштабе для различных диапазонов ω .

Внешний момент M уравновешивается частично изгибными напряжениями в оболочке, частично — напряжениями в срединной поверхности. Обозначим через M_{δ_M} долю момента M, уравновешиваемую безмоментными напряжениями, действующими по замкнутому контуру $\rho = \text{const.}$ Интересующая нас величина может быть получена из (7), если опустить $Q_{\rho,1}$ и $M_{\rho,1}$. Кривая 1 на фиг. 4 показывает зависимость от ω величины $\frac{M_{\delta_M}}{M}$ по линии спая 201





оболочки с шайбой (о=1). Плоской пластине соответству- м. ет $\omega = 0$. Момент M может здесь восприниматься только за счет изгибных напряжений. По мере роста о все большая доля момента воспринимается напряжениями в срединной по- 0.75 верхности. Кривой 2, построенной для $\omega = 0.5$, соответствует по оси абсцисс безразмерный ZRh параметр ω(ρ-1)=0,06427-VRo характеризующий расстояние от шайбы до сечения $\rho = \text{const.}$ Мδм При $w(\rho - 1) = 3.5$ величина отличается от 1 всего лишь на 0,5%, т.е. здесь заканчивается зона, возмущенная изгибными напряжениями; и момент М практически уравновешивается уже только безмоментны-



Фиг. 6.

ми нормальными о и касательными та напряжениями.

ЛИТЕРАТУРА

1. Г. Б. Двайт. Таблица интегралов и другие математические формулы. ИЛ, Москва, 1948.

2. А. И. Лурье. Статика тонкостенных упругих оболочек. Гостехиздат, Москва-Ленинград, 1947.

3. Г. Н. Савин, А. Н. Гузь. К вопросу о концентрации напряжений около отверстий в цилиндрической оболочке. Доповіді АН УРСР, № 11, 1964.

4. Х. С. Хазанов. К расчёту цилиндрических оболочек с круглыми отверстиями. Труды Куйбышевского авиационного института, вып. XXIX, 1967.