КУЙБЫШЕВСКИЙ АВИАЦИОННЫЙ ИНСТИТУТ им. С. П. КОРОЛЕВА Труды, выпуск XXXIX, 1968 г.

Вопросы прочности элементов авиационных конструкций

И. С. АХМЕДЬЯНОВ

МАЛЫЕ УПРУГО-ПЛАСТИЧЕСКИЕ ДЕФОРМАЦИИ СФЕРИЧЕСКОЙ ОБОЛОЧКИ ПРИ ОСЕСИММЕТРИЧНОМ НАГРУЖЕНИИ

ОСНОВНЫЕ ОБОЗНАЧЕНИЯ

R — радиус срединной поверхности сферической оболочки;

толщина оболочки;

ψ — угол между нормалью к срединной поверхности и осью оболочки; ε₁, ε₂, x₁, x₂ - деформации срединной поверхности оболочки;

q, , q, — проекции поверхностной нагрузки, отнесенной к единице площади срединной поверхности оболочки, на касательную и нормаль к меридиану оболочки;

 $N_1 N_2$ — нормальные усилия; M_1, M_2 — изгибающие моменты;

Е — модуль упругости материала оболочки;

$$l = \frac{d^2}{d\psi^2} + \operatorname{ctg} \psi \quad \frac{d}{d\psi} + 1, \quad m = \frac{R}{\delta}, \quad \nu = 12m^2.$$

В работе получена система нелинейных дифференциальных уравнений, описывающих малые упруго-пластические деформации сферической оболочки при осесимметричном нагружении. Эта система уравнений решается методом упругих решений А. А. Ильюшина [1]. Выведены формулы для вычисления усилий, моментов и перемещений, возникающих в сферической оболочке при осесимметричном изгибе за пределом упругости. В заключение приведены результаты численного расчета упруго-пластических деформаций сферической оболочки, нагруженной равномерно распределенным внутренним давлением.

1. Используя основные соотношения, полученные А. А. Ильюшиным [1] для исследования пластических деформаций тонких оболочек, можно вывести следующие формулы, определяющие нормальные усилия N_1 , N_2 и изгибающие моменты M_1 , M_2 в сферической оболочке при осесимметричном изгибе за пределом упругости:

$$N_1 = \frac{1}{3} E\delta (3\varepsilon + \zeta - 4m\alpha), \tag{1}$$

$$N_2 = \frac{1}{3} E\delta \left(3\varepsilon - \zeta - 4m\beta \right), \tag{2}$$

$$M_1 = \frac{E\delta^2}{36m} (3\varkappa + \tau - 48m^3 \eta),$$
(3)

$$M_2 = \frac{E\delta^2}{36m} (3\varkappa - \tau - 48m^3 \,\Theta). \tag{4}$$

3 этих выражениях:

$$\varepsilon = \varepsilon_1 + \varepsilon_2, \qquad \zeta = \varepsilon_1 - \varepsilon_2,$$
 (5)

$$\mathbf{x} = R(\mathbf{x}_1 + \mathbf{x}_2), \quad \tau = R(\mathbf{x}_1 - \mathbf{x}_2), \quad (6)$$

$$\frac{\alpha}{\beta} = \frac{\mu_0}{8m} (3\varepsilon \pm \zeta) + \frac{\mu_1}{16m^2} (3\varkappa \pm \tau), \qquad (7)$$

$$\left. \begin{array}{c} \eta \\ \Theta \end{array} \right\} = \frac{\mu_1}{16m^2} (3\varepsilon \pm \zeta) + \frac{\mu_2}{32m^3} (3\varkappa \pm \tau),$$
 (8)

$$\mu_n = \int_{-1}^{1} \omega t^n dt, \ t = \frac{2z}{\delta}, \ \omega = 1 - \frac{\sigma_i}{E \, \varepsilon_i}, \tag{9}$$

- расстояние произвольной точки оболочки от ее срединной поверхности, измеряемое вдоль внешней нормали,
- σ_i интенсивность напряжений, ε: — интенсириости лоформаций;

$$\varepsilon_i = \sqrt{\gamma_0 + \gamma_1 t + \gamma_2 t^2}, \tag{10}$$

$$\gamma_0 = \varepsilon^2 + \frac{1}{3}\zeta^2, \ \gamma_1 = \frac{1}{m}\left(\varepsilon x + \frac{1}{3}\zeta \tau\right), \ \gamma_2 = \frac{1}{4m^2}\left(x^2 + \frac{1}{3}\tau^2\right).$$
 (11)

Подставляя выражения (1)—(4) в уравнения равновесия сферической оболочки [2] и принимая во внимание условия неразрывности деформаций срединной поверхности [3, 8], придем к следующей системе нелинейных дифференциальных уравнений относительно є, ζ, × и τ:

$$l(\varepsilon) + \frac{1}{2}\varepsilon = -\frac{1}{2}x + X_p + X_q, \qquad (12)$$

$$l(x) - \frac{1}{2}x = \frac{3}{2}vz + Y_p + Y_q,$$
 (13)

$$\zeta' + 2\zeta \operatorname{ctg} \psi = \frac{4}{1+\nu} (\varepsilon' - \varkappa') - 3\varepsilon' + Z_p + Z_q, \qquad (14)$$

$$\pi' + 2\tau \operatorname{ctg} \phi = -\frac{4\nu}{1+\nu} (\varepsilon' - \varkappa') - 3\varkappa' + Z_p + Z_q.$$
(15)

Здесь:

$$X_{\rho} = m \left[\alpha'' + (2\alpha' - \beta') \operatorname{ctg} \phi + 2\beta \right], \tag{16}$$

$$Y_{\rho} = m_{\nu} \left[\eta'' + (2\eta' - \Theta') \operatorname{ctg} \phi + 2\Theta \right] - m_{\nu} \left(\alpha + \beta + \eta + \Theta \right), \quad (17)$$

$$Z_{p} = \frac{4m\gamma}{1+\gamma} \left[\alpha' + \eta' + (\alpha - \beta + \eta - \Theta) \operatorname{ctg} \phi \right], \tag{18}$$

$$X_q = -\frac{3m}{4E} \left(q_t' + q_t \operatorname{ctg} \psi - q_n \right), \tag{19}$$

$$Y_q = -\frac{3m\nu}{4E}q_n, \quad Z_q = -\frac{3m\nu}{(1+\nu)E}q_t.$$
 (20)

Штрих означает производную по агрументу ψ.

2. Интегрирование нелинейных уравнений (12)—(15) будем вести методом последовательных приближений (методом упругих решений А. А. Ильюшина [1]). В качестве исходного (нулевого) приближения принимаем решение системы, которая получается из (12)—(15) при $X_p = Y_p = Z_p = 0$ или, что одно и то же,

$$\alpha = \beta = \eta = \Theta = 0. \tag{21}$$

Равенства (21) имеют место при $\omega = 0$. Отсюда следует, что решение нулевого приближения будет соответствовать некоторому упругому напряженному состоянию сферической оболочки при условии несжимаемости материала (коэффициент Пуассона $\mu = 0.5$). Обозначая через $\varepsilon^{(0)}$, $\zeta^{(0)}$, $\chi^{(0)}$, $\tau^{(0)}$ решение уравнений (12)—(15) при $\omega = 0$, будем иметь [8]:

$$\varepsilon^{(0)} = \gamma \left[C_1^{(0)} p_1 + D_1^{(0)} q_1 + C_2^{(0)} p_2 + D_2^{(0)} q_2 \right] + \varepsilon_q, \tag{22}$$

$$\chi^{(0)} = - \left[A_1^{(0)} p_1 + B_1^{(0)} q_1 + A_2^{(0)} p_2 + B_2^{(0)} q_2 \right] + \chi_q, \tag{23}$$

$$\zeta^{(0)} = \frac{2 k C_0^{(0)}}{\sin^2 \psi} - 3\gamma \left[C_1^{(0)} r_1 + D_1^{(0)} s_1 + C_2^{(0)} r_2 + D_2^{(0)} s_2 \right] + \zeta_q, \quad (24)$$

$$\tau^{(0)} = - \left[A_1^{(0)} r_1 + B_1^{(0)} s_1 + A_2^{(0)} r_2 + B_2^{(0)} s_2 \right] + \tau_q.$$
(25)

Здесь:

 ε_q , \varkappa_q , ζ_q и τ_q — частное решение рассматриваемой системы, определяемое поверхностной нагрузкой q_t и q_n ,

$$C_0^{(0)}, C_1^{(0)}, D_1^{(0)}, C_2^{(0)}$$
 и $D_2^{(0)}$ — произвольные постоянные,
 $A_1^{(0)} = \gamma \left[C_2^{(0)} - 2 \right] D_2^{(0)} = B_1^{(0)} - \gamma \left[D_2^{(0)} + 2 \right] C_2^{(0)} \right]$

(26)

$$r_1(\phi) = g_1 + p_1, \quad s_1(\phi) = h_1 + q_1,$$
 (28)

$$g_1(\phi) = 2\varphi_1 \operatorname{ctg} \phi, \quad h_1(\phi) = 2\omega_1 \operatorname{ctg} \phi. \tag{29}$$

Значения постоянных $A_2^{(0)}$, $B_2^{(0)}$ и функций p_2 , q_2 , r_2 , s_2 , g_2 и h_2 вычисляются по формулам, которые получаются из выражений (26)—(29) изменением индекса 1 на 2.

Функции φ₁, ω₁, φ₂ и ω₂ определяются из соотношений

$$\varphi_1 + i\omega_1 = \sigma_1, \qquad \varphi_2 + i\omega_2 = \sigma_2, \qquad (30)$$

где σ₁ и σ₂ — линейно независимые частные решения дифференциального уравнения

$$\mathbf{x}(\mathbf{r}-\mathbf{x})\frac{d^{2}\sigma}{dx^{2}} + (1-2x)\frac{d\sigma}{dx} + (1+i\lambda)\sigma = 0,$$

представленные в виде степенных рядов [4, 6, 9]:

$$\sigma_1 = F(\alpha, \beta, \gamma, x), \qquad \sigma_2 = F(\alpha, \beta, \gamma, 1-x), \qquad (31)$$
причем

$$\alpha = \frac{1+\sqrt{5+4\lambda i}}{2}, \quad \beta = 1-\alpha, \quad \gamma = 1, \quad x = \sin^2\frac{\psi}{2}.$$

Располагая решением (22)—(25) нулевого приближения, можно найти решение системы (12)—(15) в следующем, первом приближении. Для этого, воспользовавшись формулами (11), (10), (9), (7) и (8) вычисляем, исходя из решения (22)—(25), значения функций $\alpha^{(0)}$, $\beta^{(0)}$, $\eta^{(0)}$ и $\Theta^{(0)}$ нулевого приближения, которые дают возможность определить функции $X_{\rho}^{(0)}$, $Y_{\rho}^{(0)}$ и $Z_{\rho}^{(0)}$ нулевого приближения и далее записать уравнения, определяющие решение исходной системы (12)—(15) в первом приближении. Это решение, которое мы обозначим через $\varepsilon^{(1)}$, $\zeta^{(1)}$, $x^{(1)}$ и $\tau^{(1)}$, служит основой для получения решения уравнений (12)—(15) во втором приближении и т. д.

Для приближения, номер которого n (n = 1, 2, ...), будем иметь

$$\varepsilon^{(n)} = \gamma \left[C_1^{(n)} p_1 + D_1^{(n)} q_1 + C_2^{(n)} p_2 + D_2^{(n)} q_2 \right] + \varepsilon_p^{(n)} + \varepsilon_q, \quad (32)$$

$$\mathbf{x}^{(n)} = -\left[A_1^{(n)} p_1 + B_1^{(n)} q_1 + A_2^{(n)} p_2 + B_2^{(n)} q_2\right] + \mathbf{x}_p^{(n)} + \mathbf{x}_q, \quad (33)$$

$$\zeta^{(n)} = \frac{2 R C_0^{(n)}}{\sin^2 \psi} - 3\gamma \left[C_1^{(n)} r_1 + D_1^{(n)} s_1 + C_2^{(n)} r_2 + D_2^{(n)} s_2 \right] + \zeta_p^{(n)} + \zeta_q, (34)$$

$$l\left[\varepsilon_{p}^{(n)}\right] + \frac{1}{2}\varepsilon_{p}^{(n)} = -\frac{1}{2}x_{p}^{(n)} + X_{p}^{(n-1)},$$
(36)

$$l\left[x_{p}^{(n)}\right] - \frac{1}{2} x_{p}^{(n)} = \frac{3}{2} v \varepsilon_{p}^{(n)} + Y_{p}^{(n-1)},$$
(37)

$$\zeta_{\rho}^{(n)'} + 2\zeta_{\rho}^{(n)} \operatorname{ctg} \psi = \frac{4}{1+\nu} \left[\varepsilon_{\rho}^{(n)'} - \varkappa_{\rho}^{(n)'} \right] - 3\varepsilon_{\rho}^{(n)'} + Z_{\rho}^{(n-1)}, \quad (38)$$

$$\tau_{p}^{(n)'} + 2\tau_{p}^{(n)} \operatorname{ctg} \psi = -\frac{4\nu}{1+\nu} \left[\varepsilon_{p}^{(n)'} - \varkappa_{p}^{(n)'} \right] - 3\varkappa_{p}^{(n)'} + Z_{p}^{(n-1)}.$$
(39)

Решение этих уравнений целесообразно искать, преобразовав их в систему интегральных уравнений. Это преобразование дает возможность найти искомое частное решение, не содержащее производных от функций $\alpha^{(n-1)}$, $\beta^{(n-1)}$, $\eta^{(n-1)}$ и $\Theta^{(n-1)}$, получаемых не в аналитическом виде, а в виде некоторой совокупности числовых значений.

Для получения интегральных уравнений перепишем уравнения (36)—(39) в виде:

$$\begin{split} [\varepsilon_{p}^{(n)'}\sin\psi]' &= \left[-\frac{3}{2} \varepsilon_{p}^{(n)} - \frac{1}{2} \varkappa_{p}^{(n)} + X_{p}^{(n-1)} \right] \sin\psi, \\ [\varkappa_{p}^{(n)'}\sin\psi]' &= \left[-\frac{1}{2} \varkappa_{p}^{(n)} + \frac{3}{2} \varkappa_{p}^{(n)} + Y_{p}^{(n-1)} \right] \sin\psi, \\ [\zeta_{p}^{(n)}\sin^{2}\psi]' &= \left\{ \frac{4}{1+\nu} \left[\varepsilon_{p}^{(n)'} - \varkappa_{p}^{(n)'} \right] - 3\varepsilon_{p}^{(n)'} + Z_{p}^{(n-1)} \right\} \sin^{2}\!\psi, \\ [\tau_{p}^{(n)}\sin^{2}\psi]' &= \left\{ -\frac{4\nu}{1+\nu} \left[\varepsilon_{p}^{(n)'} - \varkappa_{p}^{(n)'} \right] - 3\varkappa_{p}^{(n)'} + Z_{p}^{(n-1)} \right\} \sin^{2}\!\psi, \end{split}$$

и затем проинтегрируем их (воспользовавшись методом интегрирования по частям). Заменяя, далее, в первых двух полученных уравнениях неизвестные функции $\varepsilon_{\rho}^{(n)}$ и $x_{\rho}^{(n)}$, стоящие под знаками интегралов, на известные $\varepsilon_{\rho}^{(n-1)}$ и $x_{\rho}^{(n-1)}$, придем к следующим приближенным выражениям для $\varepsilon_{\rho}^{(n)}$, $x_{\rho}^{(n)}$, $\zeta_{\rho}^{(n)}$ и $\tau_{\rho}^{(n)}$:

$$\varepsilon_{\rho}^{(n)} = m\alpha^{(n-1)} + \frac{1}{\sin\psi} \int_{\psi_{\sigma}}^{\psi} \left[F_{1}^{(n-1)} \cos\psi - \int_{\psi_{\sigma}}^{\psi} G_{1}^{(n-1)} \sin\psi d\psi \right] d\psi, \quad (40)$$

$$x_{\rho}^{(n)} = m \nu \eta^{(n-1)} + \frac{1}{\sin \psi} \int_{\psi_0}^{\psi} \left[F_2^{(n-1)} \cos \psi - \int_{\psi_0}^{\psi} G_2^{(n-1)} \sin \psi d\psi \right] d\psi, \quad (41)$$

$$\zeta_{\rho}^{(n)} = \frac{4m\nu}{1-\omega} \left[\alpha^{(n-1)} + \eta^{(n-1)} \right] - \frac{3\nu - 1}{2} \varepsilon_{\rho}^{(n-1)} - \varepsilon_{\rho}^{(n-1)} - \varepsilon_{\rho}^{(n-1)} + \varepsilon_{\rho}^{(n-1)} +$$

$$-\frac{4}{1+\nu}x_{\rho}^{(n)} - \frac{1}{\sin^{2}\psi}\int_{\psi_{0}}^{\psi}H_{1}^{(n-1)}\sin\psi\cos\psi\,d\psi,$$
 (42)

$$\tau_{p}^{(n)} = \frac{4m\nu}{1+\nu} \left[\alpha^{(n-1)} + \eta^{(n-1)} \right] + \frac{\nu-3}{1+\nu} \varkappa_{p}^{(n)} - \frac{4\nu}{1+\nu} \varepsilon_{p}^{(n)} - \frac{1}{\sin^{2}\psi} \int_{\psi_{n}}^{\psi} H_{2}^{(n-1)} \sin\phi\cos\psi d\phi.$$
(43)

Здесь:

$$F_{1}^{(n-1)} = \varepsilon_{\rho}^{(n-1)} - m\beta^{(n-1)}, \qquad (44)$$

$$G_1^{(n-1)} = \frac{3}{2} \mathfrak{s}_p^{(n-1)} + \frac{1}{2} \mathfrak{x}_p^{(n-1)} - m \left[\mathfrak{a}^{(n-1)} + \beta^{(n-1)} \right].$$
(45)

$$F_{2}^{(n-1)} = \varkappa_{p}^{(n-1)} - m_{\gamma} \Theta^{(n-1)}, \qquad (46)$$

$$G_{2}^{(n-1)} = \frac{1}{2} \varkappa_{p}^{(n-1)} - \frac{3}{2} \varkappa_{p}^{(n-1)} + m \varkappa \left[\alpha^{(n-1)} + \beta^{(n-1)} \right], \qquad (47)$$

$$H_{1}^{(n-1)} = \frac{4m\nu}{1+\nu} \left[\alpha^{(n-1)} + \beta^{(n-1)} + \eta^{(n-1)} + \Theta^{(n-1)} \right] - \frac{6\nu - 2}{1+\nu} \varepsilon_{p}^{(n)} - \frac{8}{1+\nu} \varkappa_{p}^{(n)},$$
(48)

$$H_{2}^{(n-1)} = \frac{4m\nu}{1+\nu} \left[\alpha^{(n-1)} + \beta^{(n-1)} + \eta^{(n-1)} + \Theta^{(n-1)} \right] + \frac{2\nu - 6}{1+\nu} \chi_{p}^{(n)} - \frac{8\nu}{1+\nu} \varepsilon_{p}^{(n)},$$
(49)

 ϕ_0 — начальное значение угла ϕ .

Расчет величин $\varepsilon^{(n)}$, $\varkappa^{(n)}$, $\zeta^{(n)}$ и $\tau^{(n)}$ по формулам (32)—(35) заканчивается, как только разница между двумя следующими друг за другом приближениями станет достаточно малой.

Постоянные интегрирования $C_0^{(n)}$, $C_1^{(n)}$, $D_1^{(n)}$, $C_2^{(n)}$ и $D_2^{(n)}$ для каждого приближения определяются отдельно (в соответствии с граничными условиями).

После того, как по приведенной схеме будет получено решение уравнений (12)—(15), можно найти распределение напряжений в точках наружной $\left(z=\frac{\delta}{2}\right)$ и внутренней $\left(z=-\frac{\delta}{2}\right)$ поверхностей оболочки, воспользовавшись формулами

$$\begin{aligned} & \left[\sigma_1 \left(\frac{\delta}{2} \right) \\ & \sigma_2 \left(\frac{\delta}{2} \right) \end{aligned} \right\} = \frac{1}{3} E \left[1 - \omega \left(\frac{\delta}{2} \right) \right] \left[3\varepsilon \pm \zeta + \frac{1}{2m} (3\varkappa \pm \tau) \right], \end{aligned} \tag{50}$$

$$\frac{\sigma_1\left(-\frac{\delta}{2}\right)}{\sigma_2\left(-\frac{\delta}{2}\right)} = \frac{1}{3} E\left[1-\omega\left(-\frac{\delta}{2}\right)\right] \left[3\varepsilon \pm \zeta - \frac{1}{2m}(3\varkappa \pm \tau)\right].$$
(51)

Для перемещений *и* и *w* точек срединной поверхности оболочки в соответствии с формулами [2]

$$u = C \sin \phi + R \sin \phi \int_{\psi_0}^{\varphi} \frac{\varepsilon_1 - \varepsilon_2}{\sin \psi} d\phi, \quad w = R \varepsilon_2 - u \operatorname{ctg} \phi$$

будем иметь следующие выражения

$$u^{(n)} = C^{(n)} \sin \phi + kRC_0^{(n)} \left(\sin \phi \ln tg \frac{\psi}{2} - ctg \phi\right) + \frac{3}{2} \gamma R \left[C_1^{(n)} g_1 + D_1^{(n)} h_1 + C_2^{(n)} g_2 + D_2^{(n)} h_2\right] tg \phi + u_p^{(n)} + u_q, \quad (52)$$

$$w^{(n)} = -C^{(n)} \cos \phi - kRC_0^{(n)} \left(1 + \cos \phi \ln tg \frac{\psi}{2}\right) + \frac{1}{2} \gamma R \left[C_1^{(n)} p_1 + D_1^{(n)} q_1 + C_2^{(n)} p_2 + D_2^{(n)} q_2\right] + w_p^{(n)} + w_q, \quad (53)$$

в которых

$$u_{\rho}^{(n)} = R \sin \psi \int_{\psi_{\rho}}^{\psi} \frac{z_{\rho}^{(n)}}{\sin \psi} d\psi, \quad w_{\rho}^{(n)} = R \varepsilon_{2\rho}^{(n)} - u_{\rho}^{(n)} \operatorname{ctg} \psi, \tag{54}$$

$$u_q = R \sin \psi \int_{\zeta_q}^{\zeta_q} \frac{\zeta_q}{\sin \psi} d\psi, \quad w_q = R \varepsilon_{2q} - u_q \operatorname{ctg} \psi, \tag{55}$$

$$\varepsilon_{2p}^{(n)} = \frac{\varepsilon_p^{(n)} - \zeta_p^{(n)}}{2}; \quad \varepsilon_{2q} = \frac{\varepsilon_q - \zeta_q}{2}.$$
(56)

С^(*n*) — произвольная постоянная.

Угол поворота в нормали к срединной поверхности оболочки найдем, исходя из зависимости

$$\vartheta = R \varkappa_2 \operatorname{tg} \psi$$

и формул (6), (33) и (35):

$$\vartheta^{(n)} = \frac{1}{2} \left[A_1^{(n)} g_1 + B_1^{(n)} h_1 + A_2^{(n)} g_2 + B_2^{(n)} h_2 \right] \operatorname{tg} \psi + \vartheta_{\rho}^{(n)} + \vartheta_{q}^{(57)}$$

$$\vartheta_{\rho}^{(n)} = R \star_{2\rho}^{(n)} \operatorname{tg} \psi = \frac{\star_{\rho}^{(n)} - \tau_{\rho}^{(n)}}{2} \operatorname{tg} \psi,$$
 (58)

$$\vartheta_q = \frac{\varkappa_q - \tau_q}{2} \operatorname{tg} \psi. \tag{59}$$

Наконец, для перерезывающей силы Q, получаем:

$$Q^{(n)} = \left[N_1^{(n)} - \frac{\Phi(\psi)}{2\pi R \sin^2 \psi} \right] \operatorname{tg} \psi, \tag{60}$$

 Φ(ψ) — равнодействующая всех сил, приложенных к части оболочки, ограниченной параллелями, соответствующими углам ψ₀ и ψ.

3. В случае упругих деформаций вместо системы уравнений (12) — (15) будем иметь следующую систему:

$$l(\varepsilon) + \mu \varepsilon = -(1 - \mu) \varkappa + X_q, \qquad (61)$$

$$l(x) - \mu x = \nu (1 + \mu) \varepsilon + Y_q, \qquad (62)$$

$$\zeta' + 2\zeta \operatorname{ctg} \phi = \frac{2}{(1-\mu)(1+\nu)} (\varepsilon' - \varkappa') - \frac{1+\mu}{1-\mu} \varepsilon' + Z_q, \tag{63}$$

$$\tau' + 2\tau \operatorname{ctg} \psi = -\frac{2\nu}{(1-\mu)(1+\nu)} (\varepsilon' - \varkappa') - \frac{1+\mu}{1-\mu} \varkappa' + Z_q^{\dagger}.$$
(64)

Здесь

$$X_{q} = -\frac{m(1-\mu^{2})}{E}(q_{t} + q_{t} \operatorname{ctg} \psi - q_{n}), \qquad (65)$$

$$Y_{q} = -\frac{m\nu(1-\mu^{2})}{E}q_{n}, \quad Z_{q} = -\frac{2m\nu(1+\mu)}{(1+\nu)E}q_{t}, \quad (66)$$

Решение уравнений (61)-(64):

ŧ

X

$$= 2\gamma (1 - \mu) (C_1 p_1 + D_1 q_1 + C_2 p_2 + D_2 q_2) + \varepsilon_q, \tag{67}$$

$$= - (A_1 p_1 + B_1 q_1 + A_2 p_2 + B_2 q_2) + x_q,$$
(68)

$$\zeta = \frac{2kC_0}{\sin^2\psi} - 2\gamma \left(1 + \mu\right) \left(C_1 r_1 + D_1 s_1 + C_2 r_2 + D_2 s_2\right) + \zeta_q, \quad (69)$$

$$\tau = -(A_1r_1 + B_1s_1 + A_2r_2 + B_2s_2) + \tau_q, \tag{70}$$

причем

$$\gamma = \frac{1}{24m^2(1-\mu^2)} = \frac{D}{2E\delta R^2}, \quad D = \frac{E\delta^3}{12(1-\mu^2)}, \quad k = \frac{1+\mu}{2\pi E\delta R}, \\ A_1 = 2\gamma(\mu C_1 - \lambda D_1), \quad B_1 = 2\gamma(\mu D_1 + \lambda C_1).$$
(71)

C₀, C₁, D₁, C₂ и D₂ — произвольные постоянные. Формулы для усилий, моментов и перемещений:

$$N_{1} = \frac{E\delta}{2(1 - \mu^{2})} [(1 + \mu)\varepsilon + (1 - \mu)\zeta],$$

$$N_{2} = \frac{E\delta}{2(1 - \mu^{2})} [(1 + \mu)\varepsilon - (1 - \mu)\zeta],$$

$$M_{1} = \frac{D}{2R} [(1 + \mu)\varkappa + (1 - \mu)\tau],$$

$$M_{2} = \frac{D}{2R} [(1 + \mu)\varkappa - (1 - \mu)\tau],$$
(73)

$$u = C \sin \psi + kRC_0 \left(\sin \psi \ln tg \frac{\psi}{2} - ctg \psi \right) + \psi$$

$$E \gamma (1 + \mu) R (C_1 g_1 + D_1 h_1 + C_2 g_2 + D_2 h_2) tg \psi + u_q, \qquad (74)$$

$$w = -C\cos\phi - kRC_0\left(1 + \cos\phi\ln tg\frac{\phi}{2}\right) +$$

$$(+2\gamma R (C_1 p_1 + D_1 q_1 + C_2 p_2 + D_2 q_2) + w_q,$$
(75)

$$\vartheta = \frac{1}{2} (A_1 g_1 + B_1 h_1 + A_2 g_2 + B_2 h_2) \operatorname{tg} \phi + \vartheta_q.$$
(76)

При действии равномерно распределенного давления ($q_t = 0$, $q_n = q$):

$$\varepsilon_q = \frac{m(1-\mu)}{E}q, \quad \zeta_q = 0, \quad \varkappa_q = \tau_q = 0, \quad \vartheta_q = 0. \tag{77}$$

4. При сложном напряжении состоянии тела зависимость между интенсивностью напряжений σ_i и интенсивностью деформаций ε_i в каждой его точке принимается такой же, как зависимость между напряжением σ и удлинением ε при простом растяжении [1, 5]. Эта зависимость для большинства материалов при малых относительных деформациях ($\varepsilon < 0,02$) может быть схематически представлена в виде двух отрезков прямых, соединенных между собой некоторой плавной кривой [5] (фиг. 1). Тогда при $0 \ll \varepsilon_i \ll \varepsilon_e$ будем иметь:

$$\sigma_i = E \varepsilon_i. \tag{78}$$

Если же $\varepsilon_i \ge \varepsilon_0$, то, как следует из фиг. 1,

$$\sigma_i = \sigma_0 + E'(\varepsilon_i - \varepsilon_0). \tag{79}$$

Для значений ε_i , удовлетворяющих условию $\varepsilon_e \ll \varepsilon_i \ll \varepsilon_0$, зависимость между σ_i и ε_i можно принять в виде:

$$\sigma_i = \sigma_0 + E' \left(\varepsilon_i - \varepsilon_0 \right) - A \left(\varepsilon_0 - \varepsilon_i \right)^n.$$
(80)

Здесь А и *п* — постоянные величины.

Определим их из условий:

$$\sigma_l = \sigma_e, \quad \frac{d\sigma_i}{d\varepsilon_l} = E$$

при $\varepsilon_i = \varepsilon_e$. В результате будем иметь:

 $n=\frac{E-E'}{F''-F'},$



Имея в виду, что

$$\omega = 1 - \frac{\sigma_i}{E\varepsilon_i},$$

 $\omega = 0$

находим:

при $0 \leqslant \varepsilon_i \leqslant \varepsilon_e;$

$$\omega = a - \frac{b}{\varepsilon_i} + \frac{c}{\varepsilon_i} (\varepsilon_0 - \varepsilon_i)^n, \qquad (82)$$

при $\varepsilon_e \leqslant \varepsilon_i \leqslant \varepsilon_0;$

$$\omega = a - \frac{b}{\varepsilon_i} , \qquad (83)$$

при
$$\varepsilon_l \ge \varepsilon_0$$
, причем,
 $a = 1 - \frac{E'}{E}, \quad b = \frac{\sigma_0 - E' \varepsilon_0}{E}, \quad c = \frac{E'' - E'}{E (\varepsilon_0 - \varepsilon_e)^{n-1}}.$ (84)
Пусть для некоторого материала известно, что

$$\sigma_e = 1,3 \cdot 10^3 \ \partial a \mu / c m^2$$
, $\varepsilon_e = 2 \cdot 10^{-3}$, $E = 6,5 \cdot 10^5 \ \partial a \mu / c m^2$,
 $\sigma_0 = 1,75 \cdot 10^3 \ \partial a \mu / c m^2$, $\varepsilon_0 = 6 \cdot 10^{-3}$, $E' = 1 \cdot 10^4 \ \partial a \mu / c m^2$.
Пользуясь приведенными выше формулами, находим:

$$E'' = 1,125 \cdot 10^5 \ \partial a \mu / c m^2, \quad n = 6,2439, \quad A = 3,8485 \cdot 10^{17}, \\ a = 9,8462 \cdot 10^{-1}, \quad b = 2,6 \cdot 10^{-3}, \quad c = 5,9207 \cdot 10^{11}.$$

Далее по формулам (82)—(83) вычисляем значения ω в заинсимости от ε_i . Результаты расчетов представлены на фиг. 2. Здесь же приведена соответствующая зависимость



$$\sigma_l = f(\varepsilon i).$$

5. Рассмотрим теперь пример расчета малых упругопластических деформаций сферического днища, жестко защемленного по краю $\psi = \beta_0$ и нагруженного внутренним равномерно распределенным давлением q (фиг. 3).



Фиг. З.

Так как рассматриваемая оболочка замкнута в вершине, то из условия конечности усилий, моментов и перемещений в оболочке следует, что

$$C_0^{(n)} = 0, \ C_2^{(n)} = D_2^{(n)} = 0.$$

Тогда в соответствии с формулами (77), выражения (32)—(35) будут иметь вид:

$$\varepsilon^{(n)} = \gamma \left[C_1^{(n)} p_1 + D_1^{(n)} q_1 \right] + \varepsilon_p^{(n)} + \frac{m}{2E} q, \tag{85}$$

$$\mathbf{x}^{(n)} = - \left[A_1^{(n)} \, p_1 + B_1^{(n)} \, q_1 \right] + \mathbf{x}_p^{(n)}, \tag{86}$$

$$\zeta^{(n)} = -3\gamma \left[C_1^{(n)} r_1 + D_1^{(n)} s_1 \right] + \zeta_p^{(n)}, \tag{87}$$

$$\tau^{(n)} = - \left[A_1^{(n)} r_1 + B_1^{(n)} s_1 \right] + \tau_p^{(n)}.$$
(88)

Для определения произвольных постоянных $C_1^{(n)}$ и $D_1^{(n)}$ имеем следующие условия:

при $\psi = \beta_0$: 1) $\varepsilon_2^{(n)} = 0$, 2) $\mathbf{a}^{(n)} = 0$, или в развернутом виде: $C_1^{(n)} [3g_1(\beta_0) + 4p_1(\beta_0)] + D_1^{(n)} [3h_1(\beta_0) + 4q_1(\beta_0)] =$ $= -\frac{1}{\gamma} [\varepsilon_p^{(n)}(\beta_0) - \zeta_p^{(n)}(\beta_0)] - \frac{m}{2\gamma} \frac{q}{E}$, (89) $C_1^{(n)} [g_1(\beta_0) + 2\lambda h_1(\beta_0)] + D_1^{(n)} [h_1(\beta_0) - 2\lambda g_1(\beta_0)] =$ $= -\frac{1}{\gamma} [\chi_p^{(n)}(\beta_0) - \tau_p^{(n)}(\beta_0)].$ (90)

Напомним, что в исходном (нулевом) приближении

$$\varepsilon_p^{(0)} = \zeta_p^{(0)} = 0, \quad \varkappa_p^{(0)} = \tau_p^{(0)} = 0.$$

Приведем результаты численного расчета оболочки, для ко-торой

$$\lambda = 1000, \quad \beta_0 = 30^\circ, \quad q = 7,2 \quad \partial a \mu / c m^2.$$

Значению $\lambda = 1000$ при $\mu = 0.5$ соответствует отношение $m = \frac{R}{b} = 333,33.$

При проведении расчетов предполагалось, что оболочка изготовлена из материала, для которого зависимость $\omega = f(\varepsilon_i)$ имеет вид, показанный на фиг. 2.

Вычисления деформаций и напряжений, выполненные по приведенным выше формулам, дали следующие результаты *. Распределение величин є, ζ, χ и т для последнего (восьмого) приближения имеет вид, представленный на фиг. 4 и 5. Соответствующее распределение безразмерных отношений напряжений в точках наружной $\left(z=rac{\delta}{2}
ight)$ и внутренней $\left(z=-rac{\delta}{2}
ight)$ поверхностей оболочки к величине действующего давления q=7,2 дан/см² показанона фиг. 6. Кроме того, на этой фигуре пунктиром показаны отношения напряжений к давлению в предположении, что деформации и напряжения в оболочке продолжают оставаться упругими и при давлении $q = 7,2 \, \partial a \mu / c m^2$ (коэффициент Пуассона $\mu = 0,5$). О степени сходимости примененного здесь метода упругих решений (метода последовательных приближений) можно судить по значениям є, \varkappa и отношений напряжений $\sigma_1\left(-\frac{\delta}{2}\right)$ и $\sigma_1\left(\frac{\delta}{2}\right)$ для зашемленного края оболочки ($\psi = 30^{\circ}$) к величине давления q ==7,2 дан/см² в зависимости от номера приближения n, приведенным в таблице 1.

В заключение отметим, что при отсутствии таблиц функций *p*₁, *q*₁, *g*₁, *h*₁, *p*₂, *q*₂, *g*₂ и *h*₂ можно воспользоваться их приближенными представлениями, приведенными в [8].

^{*} Составление программы и все вычисления на машине «Урал-2» были выполнены инж. Д. Г. Аминовой.





Фиг. 6.

Таблица 1

n	ε	x	$-\frac{1}{q}\sigma_1\left(\frac{\delta}{2}\right)$	$\frac{1}{q}\sigma_1\left(\frac{\delta}{2}\right)$
0 1 2 3 4 5 6 7 8	$\begin{array}{c} 1,327.10^{-3}\\ 1,405.10^{-3}\\ 1,456.10^{-3}\\ 1,478.10^{-3}\\ 1,488.10^{-3}\\ 1,494.10^{-3}\\ 1,497.10^{-3}\\ 1,500.10^{-3}\\ 1,501.10^{-3}\\ \end{array}$	-1,002 $-1,140$ $-1,170$ $-1,183$ $-1,195$ $-1,203$ $-1,207$ $-1,210$ $-1,212$	270,2 274,1 275,0 275,3 275,5 275,6 275,7 275,7 275,8	$\begin{array}{r}21,22 \\36,69 \\35,99 \\35,72 \\36,68 \\37,33 \\37,74 \\38,01 \\38,19 \end{array}$

ЛИТЕРАТУРА

1. А. А. Ильюшин. Пластичность, Гостехиздат, 1948. 2. З. Б. Канторович. Основы расчета химических машин и аппаратов, Машгиз, 1960.

3. В. В. Новожилов. Теория тонких оболочек, Судпромгиз, 1962.

4. Н. Н. Лебедев. Специальные функции и их приложения. Гостехиздат, 1953.

- 1

5. Н. И. Безухов. Теория упругости и пластичности, Гостехиздат, 1953. 6. И. С. Ахмедьянов. Об одном методе интегрирования уравнений изгиба сферической оболочки при осесимметричном нагружении, ИВУЗ, «Авиационная техника», № 3, 1962.

7. И. С. Ахмедьянов, Х. С. Хазанов. Расчет сферических оболочек при осесимметричном нагружении, Куйбышев, 1967.

8. И. С. Ахмедьянов. Температурные напряжения в сферической обо-лочке при осесимметричном нагреве. Статья помещена в настоящем сборнике.