

УДК 539.3;534.1

ЛИНЕАРИЗОВАННЫЕ УРАВНЕНИЯ НЕЛИНЕЙНЫХ ЗАДАЧ УПРУГОГО ДЕФОРМИРОВАНИЯ ТОНКИХ ПЛАСТИН

А. Е. Алексеев

Институт гидродинамики им. М. А. Лаврентьева СО РАН, 630090 Новосибирск

Приводится линеаризованная система уравнений упругого деформирования тонких пластин с произвольными граничными условиями на лицевых поверхностях в произвольной криволинейной системе координат. Эти уравнения являются первым приближением однопараметрической последовательности уравнений двумерных задач, полученных из исходной трехмерной задачи путем аппроксимации неизвестных функций в виде отрезков рядов по полиномам Лежандра. Решена задача о потере устойчивости бесконечно длинной пластины при сжатии в одном направлении. Проводится сравнение полученных результатов с известными.

Существует много подходов к построению уравнений упругого деформирования пластин, которые условно можно разделить на две группы. К первой группе относятся методы, основанные на принятии упрощающих гипотез (классическая теория, уравнения типа Тимошенко и т. д.), ко второй — методы, в которых исходная трехмерная задача сводится к последовательности двумерных (асимптотические методы, методы разложения по толщине с использованием различных базисных функций). В качестве базисных функций часто применяются полиномы Лежандра (см., например, [1]). В [2] изложен способ получения уравнений упругого деформирования пластин и оболочек постоянной толщины с произвольными граничными условиями для перемещений и напряжений на лицевых поверхностях, в основе которого лежит применение нескольких аппроксимаций одних и тех же неизвестных величин в виде отрезков рядов по полиномам Лежандра. С использованием этой методики в [3] получено однопараметрическое семейство последовательных приближений уравнений деформирования слоя переменной толщины в произвольной криволинейной системе координат. В [4] предложенная в [2, 3] методика обобщается на случай нелинейного упругого деформирования пластин.

В данной работе рассматривается линеаризованная система уравнений первого приближения последовательности уравнений, полученных в [4].

1. Уравнения нелинейной теории упругости в произвольной криволинейной системе координат. Рассмотрим произвольную криволинейную систему координат Лагранжа ξ^i ($i = 1, 2, 3$). Уравнения равновесия сплошной среды в векторной форме записываются в виде

$$\hat{t}_{,i}^i + \hat{f} = 0, \quad \hat{t}^i = Jt^i, \quad \hat{f} = Jf, \quad t^i = \sigma^{ij}g_j, \quad (1.1)$$

где g_i — ковариантный базис криволинейной системы координат ξ^i в деформированном состоянии; $J = g_1 \cdot (g_2 \times g_3)$ — якобиан преобразования координат; σ^{ij} — компоненты тензора напряжений Коши; f — вектор объемных сил.

Компоненты тензора деформаций Грина — Лагранжа ε_{ij} связаны с вектором перемещений \mathbf{u} нелинейными соотношениями

$$2\varepsilon_{ij} = \mathbf{g}_i^0 \cdot \mathbf{u}_{,j} + \mathbf{g}_j^0 \cdot \mathbf{u}_{,i} + \mathbf{u}_{,i} \cdot \mathbf{u}_{,j}, \quad (1.2)$$

где \mathbf{g}_i^0 — ковариантный базис системы координат ξ^i в недеформированном состоянии; нуль над символом означает, что соответствующая величина относится к недеформированному состоянию.

Ковариантный базис системы координат ξ^i в деформированном состоянии имеет вид

$$\mathbf{g}_i = \mathbf{g}_i^0 + \mathbf{u}_{,i}. \quad (1.3)$$

Закон Гука принимается в виде

$$\tau^{ij} = C^{ijkl} \varepsilon_{kl}, \quad (1.4)$$

где τ^{ij} — контравариантные компоненты второго тензора напряжений Пиола — Кирхгофа; C^{ijkl} — контравариантные компоненты тензора четвертого ранга, удовлетворяющие условиям симметрии $C^{ijkl} = C^{jikl} = C^{klij}$.

В системе координат ξ^i имеет место равенство

$$J \tau^{ij} = J \sigma^{ij}, \quad (1.5)$$

где $J = \mathbf{g}_1^0 \cdot (\mathbf{g}_2^0 \times \mathbf{g}_3^0)$ — якобиан преобразования координат в метрике исходного пространства.

В дальнейшем краевые условия относятся к недеформированному состоянию.

Полагаем, что граница S недеформированного тела состоит из двух частей: S_u , где заданы перемещения

$$\mathbf{u} \Big|_{S_u} = \mathbf{u}_*, \quad (1.6)$$

и S_σ , где заданы напряжения

$$\tau^{ij} \mathbf{g}_j \nu_i \Big|_{S_\sigma} = \mathbf{p}_*. \quad (1.7)$$

Здесь ν_i — направляющие косинусов вектора внешней нормали к границе S ; \mathbf{u}_* , \mathbf{p}_* — заданные вектор-функции на S .

Краевая задача (1.1)–(1.7) относительно недеформированного состояния принимается в качестве исходной краевой задачи нелинейной теории упругости.

2. Линеаризованные уравнения первого приближения в случае, когда текущее состояние описывается геометрически нелинейными уравнениями. Рассмотрим пластину постоянной толщины $2h$, занимающую в недеформированном состоянии объем V , ограниченный лицевыми поверхностями S^+ , S^- и торцевой поверхностью Σ .

Пусть x_i — декартовы координаты. В недеформированном состоянии срединная плоскость пластины совпадает с координатной плоскостью $x_3 = 0$, а лицевым поверхностям S^+ , S^- соответствуют значения $x_3 = +h$, $x_3 = -h$.

Выберем криволинейную систему координат Лагранжа ξ^k таким образом, чтобы координатная ось ξ^3 в недеформированном состоянии совпадала с осью x_3 . Координаты x_3

и ξ^3 связаны зависимостью $x_3 = h\xi^3$. В недеформированном состоянии положение любой внутренней точки пластины объема V задается вектор-функцией криволинейных координат ξ^k

$$\mathbf{R}(\xi^k) = \mathbf{r}(\xi^\alpha) + h\mathbf{n}\xi^3, \quad \xi^k \in V_\xi \subset \mathbb{R}^3, \quad (2.1)$$

где $V_\xi = \{\xi^k \mid \xi^\alpha \in S_\xi \subset \mathbb{R}^2, \xi^3 \in [-1, 1]\}$; \mathbf{n} — единичный вектор в направлении оси координат x_3 .

Из (2.1) получаем, что ковариантный локальный базис системы координат ξ^k в недеформированном состоянии имеет вид

$$\mathbf{g}_\alpha = \mathbf{R}_{,\alpha} = \mathbf{r}_{,\alpha}, \quad \mathbf{g}_3 = \mathbf{R}_{,3} = h\mathbf{n}. \quad (2.2)$$

Из (2.2) следует, что векторы \mathbf{g}_α зависят только от координат ξ^α , а вектор \mathbf{g}_3 не зависит от ξ^k .

Поскольку координата $\xi^3 \in [-1, 1]$, неизвестные функции \mathbf{u} , $\hat{\mathbf{t}}^i$ можно представить в виде рядов по полиномам Лежандра:

$$\mathbf{u} = \sum_{k=0}^{\infty} [\mathbf{u}]^k P_k, \quad \hat{\mathbf{t}}^i = \sum_{k=0}^{\infty} [\hat{\mathbf{t}}^i]^k P_k.$$

Здесь $P_k(\xi^3)$ — ортогональные полиномы Лежандра; $[\mathbf{u}]^k$, $[\hat{\mathbf{t}}^i]^k$ — коэффициенты разложения, зависящие от координат $\{\xi^\alpha\} \in S_\xi \subset \mathbb{R}^2$:

$$[\mathbf{u}]^k = \frac{1+2k}{2} \int_{-1}^1 \mathbf{u} P_k d\xi^3, \quad [\hat{\mathbf{t}}^i]^k = \frac{1+2k}{2} \int_{-1}^1 \hat{\mathbf{t}}^i P_k d\xi^3.$$

В [4] получено однопараметрическое семейство последовательных N -приближений нелинейных уравнений упругого деформирования пластин. Наибольший интерес представляет первое приближение ($N = 0$). В этом случае для вектора перемещений \mathbf{u} вводятся две аппроксимации

$$\mathbf{u} \sim \mathbf{U}' = \mathbf{g}^\alpha \left(\mathbf{g}_\alpha \cdot \sum_{k=0}^1 [\mathbf{u}]^k P_k \right) + \mathbf{g}^3 \left(\mathbf{g}_3 \cdot [\mathbf{u}]^0 \right), \quad (2.3)$$

$$\mathbf{u} \sim \mathbf{U}'' = \mathbf{g}^\alpha \left(\mathbf{g}_\alpha \cdot \sum_{k=0}^3 [\mathbf{u}]^k P_k \right) + \mathbf{g}^3 \left(\mathbf{g}_3 \cdot \sum_{k=0}^2 [\mathbf{u}]^k P_k \right).$$

В соответствии с (2.3) в выражениях (1.3) для ковариантного базиса деформированного состояния \mathbf{g}_i принимаются следующие приближения:

$$\mathbf{g}_\alpha \sim \mathbf{G}_\alpha = \mathbf{g}_\alpha + \mathbf{U}'_{,\alpha}, \quad \mathbf{g}_3 \sim \mathbf{G}_3 = \mathbf{g}_3 + \mathbf{U}''_{,3}. \quad (2.4)$$

В (2.4) векторы \mathbf{U}' и \mathbf{U}'' являются аппроксимациями вектора перемещений \mathbf{u} , различающимися количеством членов в рядах: первая используется при вычислении производной по координатам ξ^α , вторая — по координате ξ^3 .

Уравнения равновесия (1.1) аппроксимируются соотношениями

$$\mathbf{g}^\alpha \cdot (\hat{\mathbf{T}}'_{,i} + \hat{\mathbf{F}}) = 0, \quad \mathbf{g}^3 \cdot (\hat{\mathbf{T}}''_{,i} + \hat{\mathbf{F}}) = 0. \quad (2.5)$$

Здесь величины \hat{T}'^i , \hat{T}''^i , \hat{F} соответствуют отрезкам рядов

$$\hat{T}'^\alpha = \sum_{k=0}^1 [\hat{t}^\alpha]^k P_k, \quad \hat{T}''^\alpha = [\hat{t}^\alpha]^0, \quad \hat{T}'^3 = \hat{T}''^3 = \mathbf{g}_\alpha \sum_{k=0}^2 ([\hat{t}^3]^k \cdot \mathbf{g}^\alpha) P_k + \mathbf{g}_3 \sum_{k=0}^1 ([\hat{t}^3]^k \cdot \mathbf{g}^3) P_k,$$

$$\hat{F} = \mathbf{g}_\alpha \sum_{k=0}^1 ([\hat{f}]^k \cdot \mathbf{g}^\alpha) P_k + \mathbf{g}_3 ([\hat{f}]^0 \cdot \mathbf{g}^3).$$

Таким образом, в (2.5) для одних и тех же величин \hat{t}^α имеем две аппроксимации: аппроксимация \hat{T}'^α принимается в уравнениях равновесия в координатной плоскости ξ^α , аппроксимация \hat{T}''^α — в условии равновесия в поперечном направлении.

Аппроксимации компонент тензора деформаций Грина — Лагранжа ε_{ij} (1.2) принимаются в виде

$$\varepsilon_{\alpha\beta} \sim 2E_{\alpha\beta} = \mathbf{g}_\beta \cdot \mathbf{U}'_{,\alpha} + \mathbf{g}_\alpha \cdot \mathbf{U}'_{,\beta} + \mathbf{U}'_{,\alpha} \cdot \mathbf{U}'_{,\beta},$$

$$\varepsilon_{3\alpha} \sim 2E_{3\alpha} = \mathbf{g}_\alpha \cdot \mathbf{U}''_{,3} + \mathbf{g}_3 \cdot \mathbf{U}'_{,\alpha} + \mathbf{U}'_{,\alpha} \cdot \mathbf{U}''_{,3}, \quad \varepsilon_{33} \sim E_{33} = \mathbf{g}_3 \cdot \mathbf{U}''_{,3} + 0,5 \mathbf{U}''_{,3} \cdot \mathbf{U}''_{,3}.$$

Наряду с текущим (достигнутым) состоянием рассмотрим возмущенное, которому соответствуют возмущенные перемещения \tilde{U}' , \tilde{U}'' :

$$\tilde{U}' = \mathbf{U}' + \Delta \mathbf{U}', \quad \tilde{U}'' = \mathbf{U}'' + \Delta \mathbf{U}''.$$

Здесь векторы возмущений $\Delta \mathbf{U}'$, $\Delta \mathbf{U}''$ представляют собой отрезки рядов, аналогичные отрезкам (2.3).

Для векторов ковариантного базиса возмущенного состояния получим

$$\tilde{\mathbf{G}}_i = \mathbf{G}_i + \Delta \mathbf{G}_i, \quad \Delta \mathbf{G}_\alpha = \Delta \mathbf{U}'_{,\alpha}, \quad \Delta \mathbf{G}_3 = \Delta \mathbf{U}''_{,3}. \quad (2.6)$$

Согласно [4] линеаризованная система уравнений первого приближения включает:

— уравнения равновесия (аппроксимации уравнений (1.1))

$$\mathbf{g}^{\alpha} \cdot (\Delta \hat{T}'_{,i} + \Delta \hat{F}) = 0, \quad \mathbf{g}^3 \cdot (\Delta \hat{T}''_{,i} + \Delta \hat{F}) = 0; \quad (2.7)$$

— уравнения закона Гука (аппроксимации уравнений (1.4), записанные в виде отрезков рядов)

$$\Delta \hat{T}'^\alpha = \sum_{k=0}^1 P_k \frac{1+2k}{2} \int_{-1}^1 J \tilde{C}^{\alpha jmn} (\mathbf{G}_m \cdot \Delta \mathbf{G}_n) \mathbf{G}_j P_k d\xi^3,$$

$$\Delta \hat{T}''^\alpha = \frac{1}{2} \int_{-1}^1 J \tilde{C}^{\alpha jmn} (\mathbf{G}_m \cdot \Delta \mathbf{G}_n) \mathbf{G}_j P_0 d\xi^3, \quad (2.8)$$

$$\Delta \hat{T}^3 = \Delta \hat{T}'^3 = \Delta \hat{T}''^3 = \mathbf{g}_\alpha \sum_{k=0}^2 \left(P_k \frac{1+2k}{2} \mathbf{g}^\alpha \cdot \int_{-1}^1 J \tilde{C}^{3jmn} (\mathbf{G}_m \cdot \Delta \mathbf{G}_n) \mathbf{G}_j P_k d\xi^3 \right) +$$

$$+ \mathbf{g}_3 \sum_{k=0}^1 \left(P_k \frac{1+2k}{2} \mathbf{g}^3 \cdot \int_{-1}^1 J \tilde{C}^{3jmn} (\mathbf{G}_m \cdot \Delta \mathbf{G}_n) \mathbf{G}_j P_k d\xi^3 \right);$$

— уравнения граничных условий на лицевых поверхностях (аппроксимации условий (1.6), (1.7))

$$\Delta U''|_{S_u^+} = \Delta \mathbf{u}_*, \quad \Delta U''|_{S_u^-} = \Delta \mathbf{u}_*, \quad \frac{\Delta \hat{T}^3}{J}|_{S_\sigma^+} = \Delta \mathbf{p}_*, \quad \frac{\Delta \hat{T}^3}{J}|_{S_\sigma^-} = \Delta \mathbf{p}_*. \quad (2.9)$$

В уравнениях равновесия (2.7) вектор возмущения массовых сил $\Delta \hat{\mathbf{F}}$ аппроксимируется отрезками рядов

$$\Delta \hat{\mathbf{F}} = \mathbf{g}_\alpha \sum_{k=0}^1 ([\Delta \hat{\mathbf{f}}]^k \cdot \mathbf{g}^0) P_k + \mathbf{g}_3 ([\Delta \hat{\mathbf{f}}]^0 \cdot \mathbf{g}^3) P_0.$$

В уравнениях (2.8) компоненты тензора четвертого ранга \tilde{C}^{ijmn} имеют вид

$$\tilde{C}^{ijmn} = \overset{0}{C}^{ijmn} + \tau^{in} G^{mj}, \quad G^{mj} = \mathbf{G}^m \cdot \mathbf{G}^j, \quad \mathbf{G}_j \cdot \mathbf{G}^i = \delta_j^i,$$

где δ_j^i — символ Кронекера; τ^{ij} связаны с аппроксимациями E_{ks} законом Гука (1.4). Система линейных уравнений (2.6)–(2.9) дополняется линеаризованными краевыми условиями на торцевых поверхностях (аппроксимациями граничных условий (1.6), (1.7))

$$\Delta U'|_{\Sigma_u} = \Delta U'_*, \quad \frac{\Delta \hat{T}^\alpha \nu_\alpha^0}{J^0}|_{\Sigma_\sigma} = \Delta P'_* \quad (\Sigma_u \cup \Sigma_\sigma = \Sigma),$$

$$\Delta \hat{T}^\alpha = \mathbf{g}_\gamma (\Delta \hat{T}'^\alpha \cdot \mathbf{g}^\gamma) + \mathbf{g}_3 (\Delta \hat{T}''^\alpha \cdot \mathbf{g}^3).$$

Здесь векторы $\Delta U'_*$, $\Delta P'_*$ представляют собой отрезки рядов:

$$\Delta U'_* = \mathbf{g}^\alpha (\mathbf{g}_\alpha \cdot \sum_{k=0}^1 [\Delta \mathbf{u}_*]^k P_k) + \mathbf{g}^3 (\mathbf{g}_3 \cdot [\Delta \mathbf{u}_*]^0 P_0),$$

$$\Delta P'_* = \mathbf{g}^\alpha (\mathbf{g}_\alpha \cdot \sum_{k=0}^1 [\Delta \mathbf{p}_*]^k P_k) + \mathbf{g}^3 (\mathbf{g}_3 \cdot [\Delta \mathbf{p}_*]^0 P_0).$$

Линейная система уравнений (2.7)–(2.9) является линеаризованной системой нелинейных уравнений упругого деформирования тонких пластин (первое приближение), дифференциальный порядок которой равен десяти [4], и не зависит от вида граничных условий на лицевых поверхностях (могут задаваться как напряжения, так и перемещения).

3. Линеаризованные уравнения первого приближения в случае, когда текущее состояние описывается геометрически линейными уравнениями. Полагаем

$$\mathbf{g}_\alpha \simeq \overset{0}{\mathbf{g}}_\alpha. \quad (3.1)$$

Соответственно в (2.2) имеем

$$G_\alpha \simeq \overset{0}{\mathbf{g}}_\alpha. \quad (3.2)$$

Подставляя (3.1), (3.2) в уравнения (2.7)–(2.9), получим линеаризованную систему уравнений тонких пластин, которая включает:

— уравнения равновесия

$$\overset{0}{\mathbf{g}}^\alpha \cdot (\Delta \hat{T}'_{,i}{}^i + \Delta \hat{\mathbf{F}}) = 0, \quad \overset{0}{\mathbf{g}}^3 \cdot (\Delta \hat{T}'_{,i}{}^i + \Delta \hat{\mathbf{F}}) = 0; \quad (3.3)$$

— уравнения закона Гука

$$\begin{aligned} \Delta \hat{T}^{\prime\alpha} &= \sum_{k=0}^1 P_k \frac{1+2k}{2} \int_{-1}^1 J \tilde{C}^{\alpha jmn} (\mathbf{g}_m \cdot \Delta \mathbf{G}_n) \mathbf{g}_j P_k d\xi^3, \\ \Delta \hat{T}^{\prime\prime\alpha} &= \frac{1}{2} \int_{-1}^1 J \tilde{C}^{\alpha jmn} (\mathbf{g}_m \cdot \Delta \mathbf{G}_n) \mathbf{g}_j P_0 d\xi^3, \end{aligned} \quad (3.4)$$

$$\begin{aligned} \Delta \hat{T}^3 = \Delta \hat{T}^{\prime 3} = \Delta \hat{T}^{\prime\prime 3} &= \mathbf{g}_\alpha \sum_{k=0}^2 \left(P_k \frac{1+2k}{2} \int_{-1}^1 J \tilde{C}^{3\alpha mn} (\mathbf{g}_m \cdot \Delta \mathbf{G}_n) P_k d\xi^3 \right) + \\ &+ \mathbf{g}_3 \sum_{k=0}^1 \left(P_k \frac{1+2k}{2} \int_{-1}^1 J \tilde{C}^{33mn} (\mathbf{g}_m \cdot \Delta \mathbf{G}_n) P_k d\xi^3 \right); \end{aligned}$$

— граничные условия на лицевых поверхностях

$$\Delta U'' \Big|_{S_u^+} = \Delta \mathbf{u}_*, \quad \Delta U'' \Big|_{S_u^-} = \Delta \mathbf{u}_*, \quad \frac{\Delta \hat{T}^3}{J} \Big|_{S_\sigma^+} = \Delta \mathbf{p}_*, \quad \frac{\Delta \hat{T}^3}{J} \Big|_{S_\sigma^-} = \Delta \mathbf{p}_*. \quad (3.5)$$

В уравнениях (3.4) компоненты тензора четвертого ранга \tilde{C}^{ijmn} принимают вид

$$\tilde{C}^{ijmn} = \overset{0}{C}^{ijmn} + \tau^{in} \overset{0}{g}^{mj}, \quad \overset{0}{g}^{mj} = \overset{0}{g}^m \cdot \overset{0}{g}^j. \quad (3.6)$$

Дифференциальный порядок линейной системы уравнений (3.3)–(3.5), как и в предыдущем случае, равен десяти.

4. Потеря устойчивости бесконечной пластины при сжатии. Рассмотрим бесконечно длинную пластину шириной l и толщиной $2h$. Массовыми силами пренебрегаем ($\mathbf{f} = 0$).

Введем систему координат ξ^k :

$$x_\alpha = \xi^\alpha, \quad x_3 = h\xi^3, \quad \overset{0}{g}_\alpha = \mathbf{e}_\alpha, \quad \overset{0}{g}_3 = h\mathbf{e}_3, \quad J = h, \quad (4.1)$$

где \mathbf{e}_i — ортонормированный базис декартовой системы координат x_i .

Решается задача о потере устойчивости шарнирно опертой на торцах пластины при сжатии вдоль координатной оси x_1 усилием интенсивности p .

Принимаются следующие предположения:

— докритическое состояние описывается геометрически линейными уравнениями, поэтому рассматривается линеаризованная система уравнений (3.3)–(3.5);

— докритическое напряженное состояние однородно:

$$\tau_{11} = -p, \quad \tau_{13} = 0, \quad \tau_{33} = 0; \quad (4.2)$$

— материал пластины изотропный:

$$\overset{0}{C}^{ijmn} = \lambda \overset{0}{g}^{ij} \overset{0}{g}^{mn} + \mu (\overset{0}{g}^{im} \overset{0}{g}^{jn} + \overset{0}{g}^{in} \overset{0}{g}^{jm}) \quad (4.3)$$

(λ, μ — параметры Ламе) и в силу (4.1)

$$\overset{0}{g}^{\alpha\beta} = \delta^{\alpha\beta}, \quad \overset{0}{g}^{\alpha 3} = 0, \quad \overset{0}{g}^{33} = 1/h^2.$$

Из (4.2), (4.3) следует, что компоненты \tilde{C}^{ijmn} в (3.6) равны нулю, за исключением следующих:

$$\begin{aligned} \tilde{C}^{1111} &= \lambda + 2\mu - p, & \tilde{C}^{1331} &= (\mu - p)/h^2, & \tilde{C}^{3333} &= (\lambda + 2\mu)/h^4, \\ \tilde{C}^{1133} &= \tilde{C}^{3311} = \tilde{C}^{1313} = \tilde{C}^{3131} = \tilde{C}^{3113} &= \mu/h^2. \end{aligned} \quad (4.4)$$

В случае плоской деформации имеем

$$\Delta \mathbf{G}_2 = 0, \quad \mathbf{e}_2 \cdot \Delta \mathbf{U}'' = 0. \quad (4.5)$$

Введем следующие обозначения:

$$\mathbf{e}_1 \cdot \Delta \mathbf{U}'' = u + \psi P_1 + [u]^2 P_2 + [u]^3 P_3, \quad \mathbf{e}_3 \cdot \Delta \mathbf{U}'' = v + [v]^1 P_1 + [v]^2 P_2. \quad (4.6)$$

Используя свойства полиномов Лежандра и соотношения (4.1)–(4.6), из уравнений закона Гука (3.4) можно получить следующие выражения:

$$\begin{aligned} \mathbf{e}_1 \cdot \Delta \hat{\mathbf{T}}'^1 &= (\lambda + 2\mu - p)(u_{,1} P_0 + \psi_{,1} P_1) + \lambda([v]^1 P_0 + 3[v]^2 P_1), \\ \mathbf{e}_3 \cdot \Delta \hat{\mathbf{T}}'^1 &= (\mu - p)hv_{,1} + \mu([u]^1 + [u]^3), \\ \mathbf{e}_1 \cdot \Delta \hat{\mathbf{T}}'^3 &= (\mu/h)([u]^1 + [u]^3 + hv_{,1})P_0 + 3[u]^2 P_1 + 5[u]^3 P_2, \\ \mathbf{e}_3 \cdot \Delta \hat{\mathbf{T}}'^3 &= \lambda(u_{,1} P_0 + \psi_{,1} P_1) + ((\lambda + 2\mu)/h)([v]^1 P_0 + 3[v]^2 P_1). \end{aligned} \quad (4.7)$$

Неизвестные функции u , v , ψ , входящие в (4.7) вместе с первыми производными, назовем основными, а $[u]^2$, $[u]^3$, $[v]^1$, $[v]^2$ — дополнительными.

Лицевые поверхности $x_3 = \pm h$ свободны от напряжений, и уравнения граничных условий (3.5) имеют вид

$$\left. \frac{\Delta \hat{\mathbf{T}}'^3}{J} \right|_{S^\pm} = 0. \quad (4.8)$$

Подставим в (4.8) последние два выражения (4.7). В результате имеем систему четырех линейных алгебраических уравнений относительно четырех дополнительных неизвестных функций, решением которой являются выражения

$$[u]^2 = 0, \quad [u]^3 = -\frac{1}{6}(\psi + hv_{,1}), \quad [v]^1 = -\frac{h\lambda}{3(\lambda + 2\mu)}u_{,1}, \quad [v]^2 = -\frac{h\lambda}{\lambda + 2\mu}\psi_{,1}. \quad (4.9)$$

Подставляя (4.9) в (4.7), а полученные выражения — в (3.3), получим линейную систему трех обыкновенных дифференциальных уравнений относительно трех основных неизвестных функций u , v , ψ :

$$u_{,11} = 0, \quad \left(\frac{(\lambda + 2\mu)^2 - \lambda^2}{\lambda + 2\mu} - p \right) \psi_{,11} - \frac{5\mu}{2h^2}(\psi + hv_{,1}) = 0, \quad \psi_{,1} + \left(1 - \frac{6p}{5\mu} \right) hv_{,11} = 0. \quad (4.10)$$

На торцевых поверхностях $x = 0$, $x = l$ пластина шарнирно оперта, что эквивалентно следующим граничным условиям:

$$u = 0, \quad v = 0, \quad \psi_{,1} = 0 \quad \text{при } x = 0, x = l. \quad (4.11)$$

Исключая в (4.10), (4.11) функцию ψ , получим однородное линейное обыкновенное дифференциальное уравнение четвертого порядка при однородных граничных условиях

$$\begin{aligned} \left(\frac{(\lambda + 2\mu)^2 - \lambda^2}{\lambda + 2\mu} - p \right) \left(\frac{5\mu}{6} - p \right) v_{,1111} + \frac{5\mu}{2h^2} pv_{,11} &= 0, \\ v = 0, \quad v_{,11} = 0 &\quad \text{при } x = 0, x = l. \end{aligned} \quad (4.12)$$

Решение задачи (4.12) ищется в виде

$$v = C \sin(m\pi x/l). \quad (4.13)$$

После подстановки (4.13) в (4.12) имеем уравнение для определения критической нагрузки p

$$\left(\frac{(\lambda + 2\mu)^2 - \lambda^2}{\lambda + 2\mu} - p\right) \left(\frac{5\mu}{6} - p\right) m^2 \alpha^2 - \frac{5\mu}{2} p = 0, \quad (4.14)$$

где $\alpha = h\pi/l$.

Полагая $m = 1$, квадратное уравнение (4.14) запишем в виде

$$ap_*^2 - bp_* + c = 0, \quad (4.15)$$

$$a = \frac{4\alpha^4}{15(1-\nu)}, \quad b = \frac{4\alpha^2}{5(1-\nu)} + \frac{\alpha^2}{3} + 1, \quad c = 1,$$

где ν — коэффициент Пуассона; $p_* = p/p_e$; $p_e = \alpha^2 E / (3(1-\nu^2))$ — критическая нагрузка Эйлера; E — модуль Юнга. С точностью до α^4 решение уравнения (4.15) записывается в виде

$$p_* \simeq 1 - \alpha^2 (17 - 5\nu) / (15(1 - \nu)). \quad (4.16)$$

Значения критических нагрузок на основе уточненной теории пластин получены в работе [5]:

$$p_1 \simeq 1 - \alpha^2 4 / (5(1 - \nu)). \quad (4.17)$$

В трехмерной линеаризованной постановке при малых начальных деформациях критические нагрузки получены в [6]:

$$p_2 \simeq 1 - \alpha^2 \left(\frac{2(6 - \nu)}{15(1 - \nu)} + \frac{1}{3} \right). \quad (4.18)$$

Из сравнения критических нагрузок (4.16)–(4.18) следуют оценки

$$p_* \leq p_2 < p_1. \quad (4.19)$$

Знак равенства в (4.19) достигается при $\nu = 0$.

ЛИТЕРАТУРА

1. **Понятовский В. В.** Уточненная теория трансверсально-изотропных пластин // Исследования по теории упругости и пластичности. 1967. № 6. С. 72–92.
2. **Иванов Г. В.** Теория пластин и оболочек. Новосибирск: Изд-во Новосиб. ун-та, 1980.
3. **Алексеев А. Е.** Построение уравнений слоя переменной толщины на основе разложений по полиномам Лежандра // ПМТФ. 1994. Т. 35, № 4. С. 137–147.
4. **Алексеев А. Е.** Нелинейные уравнения упругого деформирования пластин // ПМТФ. 2001. Т. 42, № 3. С. 135–145.
5. **Гузь А. Н., Пелех Б. Л., Бабич И. Ю., Тетерс Г. А.** Об области применимости прикладных теорий в задачах устойчивости стержней и пластинок с низкой сдвиговой жесткостью // Механика полимеров. 1969. № 6. С. 1124–1126.
6. **Гузь А. Н., Бабич И. Ю.** Трехмерная теория устойчивости стержней, пластин и оболочек. Киев: Вища шк., 1980.

Поступила в редакцию 17/VIII 2001 г.,
в окончательном варианте — 29/X 2001 г.