

УДК 539.3

НЕЛИНЕЙНАЯ ТЕОРИЯ РЕБРИСТЫХ ОБОЛОЧЕК ПРИ МАЛЫХ
ТРАНСВЕРСАЛЬНЫХ СДВИГАХ¹

Е.И. Михайловский

В работе [1] выведены граничные условия подкрепленного края жестко-гибкой оболочки, т.е. изготовленной из жесткого сжимаемого материала и допускающей конечные (большие) перемещения при малых деформациях за счет конечных углов поворота. Названные граничные условия получены синтезом нелинейных теорий жестко-гибких оболочек и стержней, учитывающих трансверсальные сдвиги в линейном приближении, и деформационных условий сопряжения края оболочки со стержнем. В данной статье строится нелинейная теория типа Тимошенко-Рейсснера жестко-гибких ребристых оболочек, в значительной мере опирающаяся на результаты работы [1]. Поэтому ниже приводятся основные сведения из [1], снабженные краткими комментариями. Предлагаемая здесь нелинейная теория ребристых оболочек линейного аналога не имеет. Используемые обозначения в основном совпадают с принятыми в монографии [2].

1. Предположим, что радиус-вектор точки $(\alpha^1, \alpha^2, \xi)$

$$\mathring{\mathbf{R}}(\alpha^i, \xi) = \mathring{\mathbf{r}}(\alpha^i) + \xi \mathring{\mathbf{n}}(\alpha^i) \quad (1.1)$$

в результате деформации принимает вид

$$\mathbf{R}(\alpha^i, \xi) = \mathbf{r}(\alpha^i) + \lambda_\xi(\alpha^i) \left(\xi + \frac{1}{2} \xi^2 \kappa_\xi \right) \mathbf{n}(\alpha^i) + \xi \omega^\beta(\alpha^i) \mathbf{r}_\beta(\alpha^i) \quad (1.2)$$

¹Работа выполнена при поддержке Российского фонда фундаментальных исследований, проект 94-01-00375.

При этом считаем, что криволинейные координаты α^1, α^2 являются ортогональными на недеформированной срединной поверхности, т.е.

$$\mathring{\mathbf{r}}_1 \cdot \mathring{\mathbf{r}}_2 = \mathring{a}_{12} = 0 \quad (\mathbf{r}_i = \frac{\partial \mathring{\mathbf{r}}}{\partial \alpha^i} \equiv \partial_i \mathring{\mathbf{r}}).$$

Помимо (1.1)–(1.2) принимаем следующие допущения:

i) оболочка является тонкой, т.е.

$$\xi \mathring{b}_{\langle ij \rangle} \ll 1 \quad (1.3)$$

($\mathring{b}_{\langle ij \rangle}$ — физическая компонента тензора кривизны срединной поверхности);

ii) производными параметров $\lambda_\xi(\alpha^i), \kappa_\xi(\alpha^i)$ можно пренебрегать;

iii) деформации изменяются линейно по толщине оболочки;

iv) слагаемые, связанные с поперечными сдвигами, учитываются по линейной теории.

Тогда приходим к следующим формулам для компонент тензора деформации Грина-Лагранжа:

$$\varepsilon_{ij}^\xi = \varepsilon_{ij} + \xi(\kappa_{ij} + \mu_{ij}), \quad \varepsilon_{33}^\xi = \frac{1}{2}(\lambda_\xi^2 - 1) + \xi \lambda_\xi^2 \kappa_\xi, \quad \varepsilon_{i3}^\xi = \frac{1}{2} \omega_i, \quad (1.4)$$

где

$$\begin{aligned} \varepsilon_{ij} &= \frac{1}{2}(a_{ij} - \mathring{a}_{ij}), \quad \kappa_{ij} = -\lambda_\xi b_{ij} - \mathring{b}_{ij}, \\ \mu_{ij} &= \frac{1}{2}(\nabla_i \omega_j + \nabla_j \omega_i), \quad a_{ij} = \mathbf{r}_i \cdot \mathbf{r}_j \end{aligned} \quad (1.4')$$

(∇_i — ковариационная производная).

2. Определяющие уравнения строятся на основе упругого потенциала стандартного материала 2-го порядка (STM-2). Параметры λ_ξ, κ_ξ , характеризующие поперечное обжатие, определяются из граничных условий

$$J\sigma^{33}(\mathring{h}/2) = q_n^+, \quad J\sigma^{33}(-\mathring{h}/2) = q_n^-. \quad (2.1)$$

В результате приходим к следующим уравнениям:

$$S^{ij} = CA^{ij, \alpha\beta} \varepsilon_{\alpha\beta}, \quad M^{ij} = \lambda_\xi DA^{ij, \alpha\beta} \kappa_{\alpha\beta},$$

$$\widehat{M}^{ij} = \lambda_\xi DA^{ij, \alpha\beta} \mu_{\alpha\beta}, \quad \widetilde{M}^{ij} = M^{ij} + \widehat{M}^{ij}, \quad T_{.n} = \mu \mathring{a}^{ii} \omega_i h, \quad (2.2)$$

где

$$A^{ij,\alpha\beta} = (1 - \nu) \overset{\circ}{a}^{i\alpha} \overset{\circ}{a}^{j\beta} + \nu \overset{\circ}{a}^{ij} \overset{\circ}{a}^{\alpha\beta}, \quad C = \frac{E \overset{\circ}{h}}{1 - \nu^2}, \quad D = \frac{E \overset{\circ}{h}^3}{12(1 - \nu^2)},$$

$$S^{ij} = \int_{-\overset{\circ}{h}/2}^{\overset{\circ}{h}/2} \left(J \sigma^{ij} - \frac{\nu}{1 - \nu} \overset{\circ}{a}^{ij} J \sigma^{33} \right) d\xi, \quad T_n^i = \lambda_\xi \int_{-\overset{\circ}{h}/2}^{\overset{\circ}{h}/2} J \sigma^{i3} d\xi,$$

$$\widetilde{M}^{ij} = \lambda_\xi \int_{-\overset{\circ}{h}/2}^{\overset{\circ}{h}/2} \left(J \sigma^{ij} - \frac{\nu}{1 - \nu} \overset{\circ}{a}^{ij} J \sigma^{33} \right) \xi d\xi. \quad (2.2')$$

Формулам (2.2) можно придать вид:

$$T_i = C(\varepsilon_i + \nu \varepsilon_j), \quad S = (1 - \nu)C\omega/2, \quad M_i = \lambda_\xi D(\kappa_i + \nu \kappa_j), \\ H = (1 - \nu)D\tau, \quad \widehat{M}_i = \lambda_\xi D(\mu_i + \nu \mu_j), \quad \widehat{H} = (1 - \nu)D\zeta. \quad (2.3)$$

Здесь

$$T_i = S_{\langle ii \rangle}, \quad S = S_{\langle 12 \rangle}, \quad M_i = M_{\langle ii \rangle}, \quad H = M_{\langle 12 \rangle}, \\ \varepsilon_i = \varepsilon_{\langle ii \rangle}, \quad \omega/2 = \varepsilon_{\langle 12 \rangle}, \quad \kappa_i = \kappa_{\langle ii \rangle}, \quad \tau = \kappa_{\langle 12 \rangle}, \\ \widehat{M}_i = \widehat{M}_{\langle ii \rangle}, \quad \widehat{H} = \widehat{M}_{\langle 12 \rangle}, \quad \mu_i = \mu_{\langle ii \rangle}, \quad \zeta = \mu_{\langle 12 \rangle}.$$

Соотношения (2.3) являются обобщением на нелинейный случай (параметры деформации в (2.3) нелинейно связаны с перемещениями) определяющих уравнений Новожилова-Балабуха [3] и формально совпадают с ними при $\omega^i = 0$, $i = 1, 2$, $\lambda_\xi = 1$. При этом заметим, что линеаризованные параметры $\kappa_{\langle ij \rangle}$ связаны с параметрами кривизны и кручения классической теории оболочек так (— Novozhilov):

$$\kappa_i = \kappa_i^N + \frac{\varepsilon_i}{R_i} - \frac{\omega}{2R_{ij}}, \quad \tau = \tau^N - \frac{\varepsilon_1 + \varepsilon_2}{R_{12}}.$$

3. Предполагая (для упрощения записи), что боковая поверхность оболочки свободна от нагрузки, вариационное уравнение граничной задачи можно принять в виде

$$\delta\Phi - \delta A = 0, \quad (3.1)$$

где

$$\delta\Phi = \int_{\overset{\circ}{\Omega}}^{\overset{\circ}{\hbar}/2} \int_{\overset{\circ}{\Omega}}^{\overset{\circ}{\hbar}/2} \delta\bar{\Phi} d\xi d\overset{\circ}{\Omega}, \quad \delta A = \int_{\overset{\circ}{\Omega}} (\mathbf{q}^+ \cdot \delta\mathbf{R}^+ - \mathbf{q}^- \cdot \delta\mathbf{R}^-) \sqrt{a} d\alpha^1 d\alpha^2,$$

$$\delta\bar{\Phi} = J\sigma^{\alpha\beta} \delta\varepsilon_{\alpha\beta}^{\xi} + 2J\sigma^{\alpha 3} \delta\varepsilon_{\alpha 3}^{\xi} + J\sigma^{33} \delta\varepsilon_{33}^{\xi}. \quad (3.1')$$

Произведя преобразования, аналогичные тем, что выполнены в работе [2], и приравнявая к нулю коэффициенты при $\delta\mathbf{r}$ и $\delta\omega_j$, $j = 1, 2$ в интегралах по области $\overset{\circ}{\Omega}$, получим

$$\partial_{\beta} \left[\sqrt{\overset{\circ}{a}} T^{\beta\alpha} \mathbf{r}_{\alpha} + \nabla_{\alpha} (\sqrt{\overset{\circ}{a}} \widetilde{M}^{\alpha\beta}) \mathbf{n} \right] = -\sqrt{a} \mathbf{q},$$

$$\nabla_{\beta} (\sqrt{\overset{\circ}{a}} \widetilde{M}^{i\beta}) - \sqrt{\overset{\circ}{a}} T_{.n}^j = -\lambda_{\xi} \sqrt{a} m^j. \quad (3.2)$$

Заметим, что при отсутствии поперечных сдвигов ω_j , $j = 1, 2$ уравнения (3.2) формально совпадают с уравнениями (11.59)₁, (11.57)₃ [2] (если пренебречь поверхностным моментом m^j , $j = 1, 2$). Однако на основании (2.2) условие $\omega^i = 0$ приводит к исчезновению перерезывающих сил $T_{.n}^i$. Тем не менее представляемую здесь теорию можно считать обобщающей квазикирхгофовскую теорию К.Ф. Черныха [2], если два скалярных уравнения из (3.2) использовать для вычисления $T_{.n}^i$, оставляя без внимания последнюю формулу в (2.2). При этом полное совпадение с квазикирхгофовской теорией будет иметь место, если (2.1) заменить условием $J\sigma^{33}(\xi) = 0$.

4. Если уравнения (3.2) выполняются, то условие (3.1) сводится к равенству

$$\int_{\partial\overset{\circ}{\Omega}} \left[\mathbf{Q}_{\nu} \cdot \delta\mathbf{u} + \widetilde{M}_{\nu\nu} \cdot \delta(\mathbf{n} + \boldsymbol{\omega}) + \widetilde{M}_{\nu t} \cdot \delta\boldsymbol{\omega} \right] ds_t^{\circ} = 0, \quad (4.1)$$

где [1]

$$\begin{aligned} \mathbf{Q}_{\nu} &= Q_{\nu\nu} \boldsymbol{\nu} + Q_{\nu t} \mathbf{t} + Q_{\nu n} \mathbf{n}, \\ Q_{\nu\nu} &= T_{\nu\nu} + \tau_t \widetilde{M}_{\nu\nu}, \quad Q_{\nu t} = T_{\nu t} - \sigma_t \widetilde{M}_{\nu t}, \\ Q_{\nu n} &= \frac{d\widetilde{M}_{\nu t}}{ds_t} + \frac{\dot{\nu}_{\beta}}{\sqrt{\overset{\circ}{a}}} \nabla_{\alpha} (\sqrt{\overset{\circ}{a}} \widetilde{M}^{\alpha\beta}). \end{aligned} \quad (4.1')$$

Таким образом, статические и пятая геометрическая граничные величины усматриваются из следующей таблицы (величины в скобках со знаком приближенного равенства соответствуют линейной теории):

$\nu \cdot \delta \mathbf{r} \quad (\approx \delta u_\nu)$	$\mathbf{t} \cdot \delta \mathbf{r} \quad (\approx \delta u_t)$	$\mathbf{n} \cdot \delta \mathbf{r} \quad (\approx \delta w)$
$Q_{\nu\nu}$	Q_{vt}	$Q_{\nu n}$

$\nu \cdot \delta(\mathbf{n} + \omega) \quad (\approx \delta(\theta_\nu + \omega_\nu))$	$\delta \omega_t$
$\widetilde{M}_{\nu\nu}$	$\widetilde{M}_{\nu t}$

(4.2)

5. Поворот нормального элемента $ds_t^\circ \times h^\circ$ в результате деформации складывается из поворота, обусловленного переходом ортов $\{\check{\nu}, \check{\mathbf{t}}, \check{\mathbf{n}}\}$ в $\{\nu, \mathbf{t}, \mathbf{n}\}$ в соответствии с модифицированной гипотезой Кирхгофа [2] и дополнительного поворота за счет поперечных сдвигов. Переход ортов $\{\check{\nu}, \check{\mathbf{t}}, \check{\mathbf{n}}\}$ в $\{\nu, \mathbf{t}, \mathbf{n}\}$ описывает двойной тензор [2]

$$Q_t = \nu \check{\nu} + \mathbf{t} \check{\mathbf{t}} + \mathbf{n} \check{\mathbf{n}}. \quad (5.1)$$

Обусловленный малыми поперечными сдвигами переход ортов $\{\nu, \mathbf{t}, \mathbf{n}\}$ к приближенно ортонормированной системе $\{\check{\nu}, \check{\mathbf{t}}, \check{\mathbf{n}}\}$, ортогонально связанной с деформированным боковым элементом, определяется тензором [3]

$$\Omega_t^\nu = \mathbf{1} + \omega_\nu(\nu \mathbf{n} - \mathbf{n} \nu) + \omega_t(\mathbf{t} \mathbf{n} - \mathbf{n} \mathbf{t}). \quad (5.2)$$

Таким образом, преобразование ортов $\{\check{\nu}, \check{\mathbf{t}}, \check{\mathbf{n}}\}$ в $\{\check{\nu}, \check{\mathbf{t}}, \check{\mathbf{n}}\}$ осуществляется тензором

$$Q_t^\nu = \Omega_t^\nu \cdot Q_t$$

и, следовательно, тензор изменения кривизны нормального элемента в теории типа Тимошенко-Рейсснера можно представить так:

$$K_t^\nu = \frac{dQ_t^\nu}{ds_t} = -\kappa_{tt}^\nu(\mathbf{n} \check{\mathbf{t}} - \check{\mathbf{t}} \mathbf{n}) + \kappa_{t\nu}^\nu(\nu \check{\mathbf{n}} - \check{\mathbf{n}} \nu) - \kappa_{tn}^\nu(\mathbf{t} \check{\nu} - \check{\nu} \mathbf{t}), \quad (5.3)$$

$$\begin{aligned} \kappa_{tt}^\nu &= \kappa_{tt} + \rho_t \omega_\nu + \frac{d\omega_t}{ds_t}, & \kappa_{t\nu}^\nu &= \kappa_{t\nu} - \rho_t \omega_t + \frac{d\omega_\nu}{ds_t}, \\ \kappa_{tn}^\nu &= \kappa_{tn} - \sigma_t \omega_\nu - \tau_t \omega_t. \end{aligned} \quad (5.3')$$

Добавляя к параметрам изменения кривизны бокового элемента (5.3') его относительное удлинение

$$\varepsilon_{tt} = \frac{ds_t - d\overset{\circ}{s}_t}{d\overset{\circ}{s}_t} = \lambda_t - 1, \quad (5.4)$$

получим набор из четырех деформационных величин. Однако в теории типа Тимошенко-Рейсснера необходимо иметь пять величин. Благодаря выполненным в п.4 преобразованиям, соответствующим в теории Кирхгофа переходу от пяти граничных величин к четырем, пятым обобщенным смещением в рассматриваемой здесь теории является дополнительный угол поворота ω_t . При этом ω_t имеет деформационный характер, т.е. без интегрирования выражается через силовые величины. Действительно, на основании (2.2) имеем

$$\omega_t = \frac{T_{tn}}{\mu h}, \quad (5.5)$$

где

$$T_{tn} = -T_{\langle 1n \rangle} \sin \gamma + T_{\langle 2n \rangle} \cos \gamma, \quad T_{\langle in \rangle} = T_{.n}^i \sqrt{\overset{\circ}{a}_{ii}}.$$

6. В работе [2] предложена нелинейная теория тонких стержней, основанная на допущении, что радиус-вектор материальной точки стержня

$$\overset{\circ}{\mathbf{R}}(\xi, \overset{\circ}{s}) = \overset{\circ}{\mathbf{r}}(\overset{\circ}{s}) + \xi(\overset{\circ}{s}), \quad \xi(\overset{\circ}{s}) = \xi_\alpha \overset{\circ}{\mathbf{e}}_\alpha(\overset{\circ}{s}) \quad (6.1)$$

после деформации принимает вид

$$\mathbf{R} = \mathbf{r} + \lambda_0(\overset{\circ}{s}) \left[(\xi_1 + \frac{1}{2} \chi_{\alpha\beta} \xi_\alpha \xi_\beta) \overset{\circ}{\mathbf{e}}_1 + (\xi_2 + \frac{1}{2} \rho_{\alpha\beta} \xi_\alpha \xi_\beta) \overset{\circ}{\mathbf{e}}_2 \right]. \quad (6.2)$$

Описание геометрии деформированного стержня формулой (6.2) соответствует принятию модифицированной гипотезы Кирхгофа: сечение после деформации остается плоским и ортогональным к деформированной оси, но изменяет свою форму.

В работе [1] названная теория тонких упругих стержней уточняется путем учета депланации по Сен-Венану и поперечных сдвигов по Тимошенко. При этом вместо (6.2) используется формула

$$\mathbf{R}^v = \mathbf{R} + [\lambda_0(\omega^c \times \xi) \cdot \mathbf{t} + \kappa_{i\nu}^c \varphi(\xi)] \mathbf{t} \quad (6.3)$$

($\kappa_{i\nu}^c$ — изменение кручения оси стержня, $\varphi(\xi)$ — функция кручения Сен-Венана).

Получены следующие уравнения упругости для жестко-гибкого стержня (STM-2):

$$\begin{aligned} \begin{bmatrix} B_\nu^c \\ B_t^c \\ B_n^c \end{bmatrix} &= \begin{bmatrix} K_\nu & 0 & -K_{\nu n} \\ 0 & K_t & 0 \\ -K_{\nu n} & 0 & K_n \end{bmatrix} \begin{bmatrix} -\lambda_0^2 \lambda_s^3 \kappa_{tt}^c \\ \lambda_0^2 \lambda_s \kappa_{t\nu}^c \\ -\lambda_0^2 \lambda_s^3 \kappa_{tn}^c \end{bmatrix}, \\ \begin{bmatrix} F_\nu^c \\ F_t^c \\ F_n^c \end{bmatrix} &= \begin{bmatrix} C_\nu & 0 & 0 \\ 0 & C_t & 0 \\ 0 & 0 & C_n \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \lambda_0^2 \lambda_s \omega_n^c \\ \frac{1}{2} \lambda_s (\lambda_s^2 - 1) \\ -\lambda_0^2 \lambda_s \omega_\nu^c \end{bmatrix}. \end{aligned} \quad (6.4)$$

Здесь

$$\begin{aligned} K_\nu &= E_c \int_{(\dot{S})} \xi_n^2 d\dot{S}, & K_n &= E_c \int_{(\dot{S})} \xi_\nu^2 d\dot{S}, & K_{\nu n} &= E_c \int_{(\dot{S})} \xi_\nu \xi_n d\dot{S}, \\ C_\nu = C_n &= \mu_c \dot{S}, & K_t &= \mu_c \left[(\lambda_0^2 - 1) I_p + 2 \int_{(\dot{S})} \Phi d\dot{S} \right], & I_p &= \frac{K_\nu + K_n}{E_c} \end{aligned}$$

(Φ — функция напряжения Прандтля).

В уравнениях равновесия стержня, подкрепляющего оболочку,

$$\frac{d\mathbf{F}^c}{dS} + \mathbf{q}^c = 0, \quad \frac{d\mathbf{B}^c}{dS} + \mathbf{t} \times \mathbf{F}^c + \mathbf{m}^c = 0 \quad (6.5)$$

на основании (4.1), (4.2) и третьего закона Ньютона можно принять (отождествляя ось стержня с соответствующей линией на срединной поверхности оболочки и предполагая, что внешняя нагрузка на стержень отсутствует).

$$\mathbf{q}^c = -\mathbf{Q}_\nu, \quad \mathbf{m}^c = -\widetilde{M}_{\nu\nu} \mathbf{t}. \quad (6.6)$$

Интегрируя уравнения (6.5) по дуге оси деформированного стержня, получим

$$\mathbf{F}^c = \mathbf{F}, \quad \mathbf{B}^c = \mathbf{B}. \quad (6.7)$$

Здесь

$$\mathbf{F} = \int_{S_0}^{S_t} \mathbf{Q}_\nu dS_t', \quad \mathbf{B} = \int_{S_0}^{S_t} (\widetilde{M}_{\nu\nu} \mathbf{t}' + \mathbf{F} \times \mathbf{t}') dS_t'.$$

Равенства (6.7) представляют собой преобразованные с использованием уравнений (6.5) статические условия сопряжения оболоч-

и стержня (6.6), традиционно используемые при расчете оболочек, подкрепленных ребрами.

7. В соответствии с принятыми предположениями на деформацию стержня, отвечающую модифицированной гипотезе плоских сечений [2], накладываются малые сдвиги по Тимошенко. В целом переход ортов $\{\overset{\circ}{\nu}, \overset{\circ}{\mathbf{t}}, \overset{\circ}{\mathbf{n}}\}$ в $\{\check{\nu}, \check{\mathbf{t}}, \check{\mathbf{n}}\}$ осуществляется по формулам

$$\check{\nu} = \Omega_c \cdot \Omega_t \cdot \overset{\circ}{\nu}, \quad \check{\mathbf{t}} = \Omega_c \cdot \Omega_t \cdot \overset{\circ}{\mathbf{t}}, \quad \check{\mathbf{n}} = \Omega_c \cdot \Omega_t \cdot \overset{\circ}{\mathbf{n}},$$

где

$$\Omega_c^v = \mathbf{1} + \omega_\nu^c(\mathbf{nt} - \mathbf{tn}) + \omega_n^c(\mathbf{t\nu} - \mathbf{\nu t}).$$

Отсюда следует, что тензор изменения кривизны стержня можно представить так:

$$\begin{aligned} \mathbf{K}_c^v &= \frac{d\Omega_c^v \cdot \mathbf{Q}_t}{ds} = [\kappa_{t\nu}^c + (\lambda_0^{-1} - \lambda_s^{-1})\overset{\circ}{\tau}_t](\nu\overset{\circ}{\mathbf{n}} - \mathbf{n}\overset{\circ}{\nu}) - \\ &\quad - [\kappa_{tt}^c - \omega_\nu^c - (\lambda_0^{-1} - \lambda_s^{-1})\overset{\circ}{\sigma}_t](\mathbf{nt} - \mathbf{tn}) - \\ &\quad - [\kappa_{tn}^c - \omega_n^c - (\lambda_0^{-1} - \lambda_s^{-1})\overset{\circ}{\rho}_t](\mathbf{t\nu} - \mathbf{\nu t}). \end{aligned}$$

Учитывая, что стержень деформируется совместно с оболочкой, следует принять ($ds \approx ds_t$)

$$\lambda_s = \lambda_t, \quad \Omega_c^v = \Omega_t^v, \quad \mathbf{K}_c^v = \mathbf{K}_t^v$$

или

$$\begin{aligned} \kappa_{tt}^c &= \kappa_{tt} + (\lambda_0^{-1} - \lambda_t^{-1})\overset{\circ}{\sigma}_t + \omega'_t + \rho_t\omega_\nu, \\ \kappa_{tn}^c &= \kappa_{tn} + (\lambda_0^{-1} - \lambda_t^{-1})\overset{\circ}{\rho}_t - \sigma_t\omega_\nu - \tau_t\omega_t, \\ \kappa_{t\nu}^c &= \kappa_{t\nu} - (\lambda_0^{-1} - \lambda_t^{-1})\overset{\circ}{\tau}_t + \omega'_\nu, \\ \lambda_s &= 1 + \varepsilon_{tt}, \quad \omega_\nu^c = -\omega_t, \quad \omega_n^c = 0. \end{aligned} \quad (7.1)$$

Исключая с помощью соотношений (6.7) и (7.1) параметры напряженно-деформированного состояния стержня из уравнений (6.4), получим

$$\begin{aligned} \mathbf{B} &= -\lambda_0^2\lambda_t^3[(K_\nu\kappa_{tt}^c - K_{\nu n}\kappa_{tn}^c)\nu + (K_n\kappa_{tn}^c - K_{\nu n}\kappa_{tt}^c)\mathbf{n}] + \\ &\quad + \lambda_0^2\lambda_t K_t[\kappa_{t\nu} - (\lambda_0^{-1} - \lambda_t^{-1})\overset{\circ}{\tau}_t + \omega'_\nu]\mathbf{t}, \\ \mathbf{F} &= \frac{1}{2}(1 + \lambda_t)\lambda_t C_t \varepsilon_{tt} \mathbf{t} + \lambda_0^2\lambda_t C_n \omega_t \mathbf{n} \end{aligned} \quad (7.2)$$

(Здесь $\kappa_{tt}^c, \kappa_{tn}^c$ следует рассматривать как обозначение, раскрываемое с помощью первых двух равенств (7.1)).

8. Пусть область контакта j -го ребра и оболочки представляет собой полосу со срединной линией $s_t(s_\nu^{(j)} = \text{const})$, параллельной оси ребра. Если на ось ребра действуют погонные сила $\mathbf{q}^c(s)$ и момент $m_t^c(s)$, то на оболочку передаются распределенные вдоль полосы контакта удельные силы, эквивалентные следующим погонным:

$$\mathbf{q}_1^{(j)} = -\mathbf{q}, \quad m_t^{(j)} = -m_t^c$$

или

$$\mathbf{q}_1^{(j)} = \frac{d\mathbf{F}}{ds_t}, \quad m_t^{(j)} = \frac{dB}{ds_t} \cdot \mathbf{t}. \quad (8.1)$$

Заменим действие изгибающего момента $m_t^{(j)}$ нагрузкой $\mathbf{q}_2^{(j)}$, распределенной по ширине полосы контакта

$$s_\nu^{(j)} - a_j \leq s_\nu \leq s_\nu^{(j)} + a_j.$$

В соответствии со сказанным выше должно выполняться условие

$$\int_{s_\nu^{(j)} - a_j}^{s_\nu^{(j)} + a_j} (\mathbf{r} - \mathbf{r}^{(j)}) \times \mathbf{q}_2^{(j)} ds_\nu = m_t^{(j)} \mathbf{t}^{(j)}, \quad (8.2)$$

где

$$\mathbf{r}^{(j)} = \mathbf{r}(s_\nu^{(j)}, s_t), \quad \mathbf{t}^{(j)} = \mathbf{t}(s_\nu^{(j)}, s_t).$$

Нетрудно убедиться, что условию (8.2) удовлетворяет нагрузка

$$\mathbf{q}_2^{(j)} = \delta'(s_\nu - s_\nu^{(j)}) m_t^{(j)}, \quad (\cdot)' = \frac{d(\cdot)}{ds_\nu}.$$

Окончательную реакцию j -го ребра на деформацию оболочки в случае достаточно узкой полосы контакта можно выразить формулой

$$\mathbf{q}^{(j)} = \mathbf{q}_1^{(j)} + \mathbf{q}_2^{(j)} = \frac{d\mathbf{F}}{ds_t} \delta(s_\nu - s_\nu^{(j)}) + \left(\frac{dB}{ds_t} \cdot \mathbf{t} \right) n \delta'(s_\nu - s_\nu^{(j)}).$$

Исключая отсюда \mathbf{F} и \mathbf{B} с помощью формул (7.2) можно в конечном счете выразить реакцию ребер через перемещения оболочки.

Векторное уравнение равновесия оболочки, подкрепленной n -стемой из n ребер, отличается от (3.2)₁ тем, что в его правой части вместо $-\sqrt{a} \mathbf{q}$ содержится выражение

$$-\sqrt{a} \left(\mathbf{q} + \sum_{j=1}^n \mathbf{q}^{(j)} \right).$$

Литература

1. Михайловский Е.И. Граничные условия подкрепленного края жестко-гибкой оболочки в нелинейной теории типа Тимошенко-Рейсснера // *Изв. РАН. МТТ*. 1995. №2. С. 109–119.
2. Черных К.Ф. Нелинейная теория упругости в машиностроительных расчетах. Л.: Машиностроение, 1986. 336 с.
3. Новожилов В.В., Черных К.Ф., Михайловский Е.И. Лине́йная теория тонких оболочек. Л.: Политехника, 1991. 656 с.

Summary

Mikhailovskii E.I. Nonlinear theory of ridge shells under small transversal shears.

Nonlinear Timoshenko-Reissner type theory of rigid-flexible ridge shells taking into account small transversal shears is derived on base deformation conditions of shell and rod conjugation.

Сыктывкарский университет

Поступила 8.02.95