

ЛИТЕРАТУРА

1. Anliker M., Raman K. R. Korotkoff sounds at diastole-aphenomenon of dynamic instability of fluid-filled shells. Internat. J. Solids and Structures, 1966, vol. 2, No. 3. (Рус. перев.: Гидромеханика кровообращения. М., «Мир», 1971.)
2. Мультиановский М. П. Метод Короткова. История его открытия, клинического и экспериментального толкования и современная оценка. Cor et Vasa, 1970, № 1.
3. Регирер С. А. Некоторые вопросы гидродинамики кровообращения. Гидродинамика кровообращения. М., «Мир», 1971.
4. Fung Yuan-Cheng B., Biomechanics, its Scope, history and some problems of continuum mechanics in physiology. Appl. Mech. Revs., 1968, vol. 21, No. 1. (Рус. перев.: Механика. Сб. перев., 1968, № 6.)
5. Прессман Л. П. Кровяное давление и сосудистый тонус в физиологии и патологии кровообращения. М., Медгиз, 1952.
6. Амбарцумян С. А. Общая теория анизотропных оболочек. М., Физматгиз, 1974.
7. Болотин В. В. Неконсервативные задачи теории упругой устойчивости. М., Физматгиз, 1961.
8. Мушгари Х. М., Галимов К. З. Нелинейная теория упругих оболочек. Казань, Татарский книгоиздат, 1957.
9. Вольмир А. С. Устойчивость деформируемых систем. М., «Наука», 1967.

УДК 539.3

ПРИМЕНЕНИЕ АСИМПТОТИЧЕСКОГО МЕТОДА В ЗАДАЧЕ О РАВНОВЕСИИ КРИВОЛИНЕЙНОГО СТЕРЖНЯ

(Ленинград)

В. В. ЕЛИСЕЕВ

Рассматривается задача теории упругости о равновесии криволинейного стержня, нагруженного по боковой поверхности и торцам. Стержень считается весьма тонким, а изменение нагрузки вдоль оси стержня — достаточно медленным. Вводится соответствующий малый параметр ϵ , и решение ищется в виде асимптотического разложения по степеням ϵ . Результат удовлетворяет уравнениям теории упругости в объеме и граничным условиям на боковой поверхности; условия на торцах удовлетворены в интегральном смысле. Для главных членов асимптотических разложений выделена полная система уравнений, которая подтверждает классическую теорию Кирхгофа — Клебша для нерастяжимых стержней.

Асимптотический метод в задаче о равновесии цилиндра использовался в [1, 2]. В [3] рассмотрена задача, о плоском изгибе криволинейного стержня, ось которого лежит в плоскости изгиба. Задача Сен-Венана для естественно закрученного стержня изучалась в [4].

Здесь рассматривается тонкий стержень произвольной геометрии. В отличие от указанных выше работ используются уравнения теории упругости в напряжениях. Перемещения определяются интегрированием соотношений закона Гука после того, как найдены напряжения. На этом этапе получены кинематические формулы и соотношения упругости теории стержней.

Последующие члены асимптотических разложений не рассмотрены, хотя и указана рекуррентная процедура для их определения. Учет последующих членов необходим при построении уточненной теории стержней (но не достаточен). По-видимому, корректное построение уточненной теории невозможно без привлечения вариационного подхода и представления о кривых сложной структуры. Некоторые черты такого синтетического подхода реализованы в [5].

1. Рассмотрим стержень, образованный движением плоской фигуры (сечения стержня) вдоль пространственной кривой — оси стержня; центр тяжести сечения находится на оси, и плоскость сечения остается нормальной к оси. Введем дуговую координату s на оси и декартовы координаты x_1, x_2 в сечении с началом в центре тяжести, а также орт касательной t и орты e_α осей x_α . Пусть тройка векторов e_1, e_2, t — правая и оси x_α — главные оси инерции сечения. При движении вдоль оси стержня

$$t' = \omega \times t, \quad e_\alpha' = \omega \times e_\alpha \quad [(\dots)' = d/ds]$$

Представим вектор ω в виде $\omega = \omega_1 t + \omega_\alpha e_\alpha$.

Здесь, как и всюду ниже, используется правило суммирования по повторяющемуся греческому индексу, пробегающему значения 1, 2.

Радиус-вектор $R(s, x_\alpha)$ произвольной точки стержня равен

$$R(s, x_\alpha) = r(s) + x_\alpha e_\alpha(s) \quad (1.1)$$

где r — радиус-вектор точки на оси.

Исходя из (1.1), обычными методами тензорного анализа получим следующее выражение для градиента:

$$\nabla = e_\alpha \frac{\partial}{\partial x_\alpha} + \frac{1}{\sqrt{g}} t \left(\frac{\partial}{\partial s} + \omega_t e_{\alpha\beta} x_\beta \frac{\partial}{\partial x_\alpha} \right)$$

$$e_{\alpha\beta} = (e_\alpha \times e_\beta) \cdot t, \quad \sqrt{g} = 1 + e_{\alpha\beta} \omega_\alpha x_\beta \quad (1.2)$$

Пусть h — диаметр сечения, l_0 — отсчитываемое вдоль оси стержня расстояние, на котором поверхностные нагрузки меняются существенным образом. Положим $l = \min[l_0, 1/|\omega|_{\max}]$; тогда

$$\omega(s) = \kappa(\xi)/l, \quad \xi = s/l \quad (1.3)$$

где функция $\kappa(\xi)$ сохраняет порядок при дифференцировании по своему аргументу ($\kappa(\xi)$ определяет форму оси с точностью до преобразования подобия).

Отношение $\varepsilon = h/l$ будем считать малым. Вводя безразмерные координаты $\eta_\alpha = x_\alpha/h$ и учитывая (1.3), можно градиент (1.2) представить в виде

$$\nabla = \frac{1}{h} \sum_{k=0}^{\infty} \varepsilon^k L_k, \quad L_0 = e_\alpha \frac{\partial}{\partial \eta_\alpha} \equiv \nabla_0 \quad (1.4)$$

$$L_1 = t \left(\frac{\partial}{\partial \xi} + \kappa_t e_{\alpha\beta} \frac{\partial}{\partial \eta_\alpha} \right), \quad L_k = (e_{\alpha\beta} \eta_\alpha \kappa_\beta)^{k-1} L_1 \quad (k=2, 3, \dots)$$

В дальнейшем понадобятся выражения для операторов

$$\Delta = \nabla \cdot \nabla = \frac{1}{h^2} \sum_{k=0}^{\infty} \varepsilon^k M_k, \quad \nabla \nabla = \frac{1}{h^2} \sum_{k=0}^{\infty} \varepsilon^k N_k \quad (1.5)$$

Здесь, например

$$M_0 = \frac{\partial^2}{\partial \eta_\alpha \partial \eta_\alpha} \equiv \Delta_0, \quad N_0 = e_\alpha e_\beta \frac{\partial^2}{\partial \eta_\alpha \partial \eta_\beta}$$

Обратимся далее к уравнению боковой поверхности. Оно имеет такой же вид, как и уравнение контура сечения: $F(\eta_\alpha) = 0$. Выражение для нормали к боковой поверхности $n = \nabla F / |\nabla F|$ можно привести к виду

$$n = \sum_{k=0}^{\infty} \varepsilon^k n^{(k)} = n^{(0)} + \varepsilon t \kappa_t e_{\alpha\beta} \eta_\beta n_\alpha^{(0)} + \dots$$

где $n^{(0)} = \nabla_0 F / |\nabla_0 F|$ — нормаль к контуру Γ сечения в его плоскости.

2. Будем считать, что на боковой поверхности стержня задана нагрузка вида $p = p(\xi, \eta_\alpha)$. Это означает, в частности, что изменение нагрузки вдоль оси стержня предполагается достаточно медленным.

Торцевую нагрузку примем в следующей форме:

$$s=0, \dots, \sigma_t = \varepsilon^{-2} \sigma_{t0,l}(\eta_\alpha), \quad \tau_\beta = \varepsilon^{-2} \tau_{\beta 0,l}(\eta_\alpha)$$

Здесь σ_t , τ_β — проекции вектора напряжений в сечении на направления t , e_β (наличие множителя ε^{-2} следует из условий равновесия стержня как целого).

Тензор напряжений будем искать в виде

$$T = \sum_{k=0}^{\infty} \{ \varepsilon^{k-2} [\sigma_t^{(k)} t t + \tau_\alpha^{(k)} (t e_\alpha + e_\alpha t)] + \varepsilon^{k-1} \sigma_{\alpha\beta}^{(k)} e_\alpha e_\beta \} \quad (2.1)$$

Наличие множителя ε^{-1} при $\sigma_{\alpha\beta}^{(0)}$ вытекает, например, из анализа решения известной плоской задачи Головина [9].

Заметим, что в (2.1) $\sigma_t^{(k)}$, $\tau_\alpha^{(k)}$, $\sigma_{\alpha\beta}^{(k)}$ считаются функциями от ξ , η_α , сохраняющими порядок при дифференцировании.

Обратимся к уравнениям теории упругости

$$\nabla \cdot T = 0, \quad \Delta T + \frac{1}{1+\nu} \nabla \nabla \sigma = 0, \quad \sigma = \sigma_t + \sigma_{\alpha\alpha} \quad (2.2)$$

где ν — коэффициент Пуассона.

Подставим (2.1) в (2.2) (с учетом выражений для операторов (1.4), (1.5)) и приравняем в полученных разложениях коэффициенты при одинаковых степенях ε . В итоге получим

$$\sum_{h=-2}^q L_{q-h} [\sigma_t^{(h+2)} \quad tt + \tau_\alpha^{(h+2)} (te_\alpha + e_\alpha t) + \sigma_{\alpha\beta}^{(h+1)} e_\alpha e_\beta] = 0 \quad (2.3)$$

$$\sum_{h=-2}^q \left\{ M_{q-h} [\sigma_t^{(h+2)} \quad tt + \tau_\alpha^{(h+2)} (te_\alpha + e_\alpha t) + \sigma_{\alpha\beta}^{(h+1)} e_\alpha e_\beta] + \frac{1}{1+\nu} N_{q-h} (\sigma_t^{(h+2)} + \sigma_{\alpha\alpha}^{(h+1)}) \right\} = 0$$

(q = -2, -1, ...)

В этих уравнениях все напряжения и операторы с отрицательными индексами следует считать равными нулю.

Применяя аналогичную процедуру к условиям на боковой поверхности $n \cdot T = p$, приходим к следующим соотношениям:

$$\sum_{h=-2}^q n^{(q-h)} \cdot [\sigma_t^{(h+2)} \quad tt + \tau_\alpha^{(h+2)} (te_\alpha + e_\alpha t) + \sigma_{\alpha\beta}^{(h+1)} e_\alpha e_\beta] = \begin{cases} p, & q=0 \\ 0, & q \neq 0 \end{cases} \quad (2.4)$$

Уравнения для главных членов асимптотических разложений получаются из (2.3), (2.4) при $q = -2$

$$\frac{\partial \tau_\alpha^{(0)}}{\partial \eta_\alpha} = 0, \quad \Delta_0 \sigma_t^{(0)} = 0, \quad \Delta_0 \tau_\alpha^{(0)} = 0, \quad \frac{\partial^2 \sigma_t^{(0)}}{\partial \eta_\alpha \partial \eta_\beta} = 0, \quad n_\alpha^{(0)} \tau_\alpha^{(0)} |_\Gamma = 0$$

Отсюда следует, что

$$\sigma_t^{(0)} = a^{(0)}(\xi) + b^{(0)}(\xi) \eta_\alpha, \quad \tau_\alpha^{(0)} = e_{\alpha\beta} \partial \Phi^{(0)} / \partial \eta_\beta \quad (2.5)$$

где функция $\Phi^{(0)}$ определяется из граничной задачи $\Delta_0 \Phi^{(0)} = c^{(0)}(\xi)$, $\Phi^{(0)}|_\Gamma = 0$.

Функция $a^{(0)}$, $b_\alpha^{(0)}$, $c^{(0)}$ остаются пока неопределенными, так как не использованы условия на торцах. Ниже эти функции будут определены с помощью интегральных условий равновесия частей стержня.

Допустим, что в разложении (2.1) удалось найти члены при ε^{-2} , ..., ε^{q-1} . Тогда уравнения для следующих членов, связанных с ε^q , будут иметь вид

$$\partial \tau_\alpha^{(q+2)} / \partial \eta_\alpha + \dots = 0, \quad \partial \sigma_{\alpha\beta}^{(q+1)} / \partial \eta_\alpha + \dots = 0 \quad (2.6)$$

$$\Delta_0 \sigma_t^{(q+2)} + \dots = 0, \quad \Delta_0 \tau_\alpha^{(q+2)} + \dots = 0 \quad (2.7)$$

$$\Delta_0 \sigma_{\alpha\beta}^{(q+1)} + \frac{1}{1+\nu} \frac{\partial^2}{\partial \eta_\alpha \partial \eta_\beta} (\sigma_t^{(q+2)} + \sigma_{\gamma\gamma}^{(q+1)}) + \dots = 0$$

$$n_\alpha^{(0)} \tau_\alpha^{(q+2)} |_\Gamma + \dots = 0, \quad n_\alpha^{(0)} \sigma_{\alpha\beta}^{(q+1)} |_\Gamma + \dots = 0 \quad (2.8)$$

Здесь не выписаны выражения с низшими членами разложения, которые считаются известными. Уравнения (2.6) позволяют ввести функции напряжений

$$\tau_\alpha^{(q+2)} = e_{\alpha\beta} \frac{\partial \Phi^{(q+2)}}{\partial \eta_\beta} + \dots, \quad \sigma_{\alpha\beta}^{(q+1)} = e_{\alpha\gamma} e_{\beta\delta} \frac{\partial^2 \Psi^{(q+1)}}{\partial \eta_\gamma \partial \eta_\delta} + \dots \quad (2.9)$$

Тогда, согласно (2.7)

$$\Delta_0 \Phi^{(q+2)} = c^{(q+2)}(\xi) + \dots, \quad \Delta_0 \Delta_0 \Psi^{(q+1)} + \dots = 0 \quad (2.10)$$

где функция $c^{(q+2)}$ пока считается неизвестной.

Граничные условия для уравнений (2.10) найдем путем подстановки (2.9) в (2.8). В итоге для $\Phi^{(q+2)}$ получаем задачу Дирихле, а для $\Psi^{(q+1)}$ — задачу плоской теории упругости. Если функция $\Psi^{(q+1)}$ определена, то из (2.7) будем иметь

$$\sigma_i^{(q+2)} = a^{(q+2)}(\xi) + b_\alpha^{(q+2)}(\xi) \eta_\alpha + \dots$$

Здесь не выписаны выражения, содержащие $\Psi^{(q+1)}$, а также низшие члены разложения.

Рассмотренный рекуррентный процесс позволяет найти каждый член асимптотического разложения (2.1) с точностью до функций $a^{(q+2)}$, $b_\alpha^{(q+2)}$, $c^{(q+2)}$ ($q=2, -1, \dots$).

Рассмотрим равновесие части стержня, заключенной между торцом $\xi=0$ и сечением, соответствующим некоторому текущему значению ξ . Интегрируя по поверхности, главный вектор действующих на данную часть внешних сил можно представить в виде

$$\mathbf{V}^{(e)}(\xi) = h l \sum_{k=0}^{\infty} \varepsilon^k \mathbf{P}_k(\xi)$$

Главный момент сил относительно центра тяжести сечения

$$\mathbf{M}^{(e)}(\xi) = h l^2 \sum_{k=0}^{\infty} \varepsilon^k \mathbf{M}_k(\xi)$$

Эти силовые факторы уравниваются действующими в сечении напряжениями, главный вектор и главный момент которых можно представить в форме

$$\mathbf{V}^{(i)} = h^2 \sum_{k=0}^{\infty} \varepsilon^{k-2} \int (\sigma_i^{(k)} t + \tau_\alpha^{(k)} \mathbf{e}_\alpha) d\Omega, \quad \mathbf{M}^{(i)} = h^3 \mathbf{e}_\beta \times \sum_{k=0}^{\infty} \varepsilon^{k-2} \int \eta_\beta (\sigma_i^{(k)} t + \tau_\alpha^{(k)} \mathbf{e}_\alpha) d\Omega$$

где интегрирование ведется по сечению стержня.

Из условий равновесия части стержня следует

$$\mathbf{P}_k + \int (\sigma_i^{(k+1)} t + \tau_\alpha^{(k+1)} \mathbf{e}_\alpha) d\Omega = 0 \quad (2.11)$$

$$\mathbf{M}_k + \int \eta_\beta (e_{\alpha\beta} \sigma_i^{(k)} \mathbf{e}_\alpha + e_{\beta\alpha} \tau_\alpha^{(k)} t) d\Omega = 0 \quad (2.12)$$

Из этих соотношений нетрудно найти функции a , b_α , c . Например, полагая в (2.11) $k=-1$, в (2.12) — $k=0$ и учитывая (2.5), получим

$$a^{(0)} = 0, \quad \mathbf{M}_{(0)} + \mathbf{e}_1 b_2^{(0)} I_1 - \mathbf{e}_2 b_1^{(0)} I_2 + 2t \int \Phi^{(0)} d\Omega = 0 \quad (2.13)$$

где I_α — деленный на h^4 момент инерции сечения вокруг оси x_α . Вытекающие из (2.13) выражения для $b_\alpha^{(0)}$ согласуются с известными формулами сопротивления материалов.

3. Обратимся к перемещениям и деформациям, соответствующим найденным напряжениям. Будем искать перемещения в виде

$$\mathbf{u} = h \sum_{k=0}^{\infty} \varepsilon^{k-4} \mathbf{u}^{(k)}(\xi, \eta_\alpha)$$

Для тензора деформаций имеем следующие соотношения:

$$\varepsilon = (\nabla \mathbf{u})^s = \frac{1}{2} (\nabla \mathbf{u} + \nabla \mathbf{u}^T) = \frac{1}{2G} \left(\mathbf{T} - \frac{\nu}{1+\nu} \sigma \mathbf{E} \right) \quad (3.4)$$

где G — модуль сдвига, \mathbf{E} — единичный тензор.

Подставляя в (3.1) выписанные выше разложения для градиента, вектора перемещений и тензора напряжений и приравнявая коэффициенты при одинаковых степенях ε , получим

$$\left(\sum_{k=-4}^q L_{q-k} u^{(k+4)} \right)^s = \tag{3.2}$$

$$= \frac{1}{2G} \left[\sigma_t^{(q+2)} \mathbf{t}\mathbf{t} + 2\tau_\alpha^{(q+2)} (\mathbf{t}\mathbf{e}_\alpha)^s + \sigma_{\alpha\beta}^{(q+1)} \mathbf{e}_\alpha \mathbf{e}_\beta - \frac{\nu}{1+\nu} (\sigma_t^{(q+2)} + \sigma_{\alpha\alpha}^{(q+1)}) \mathbf{E} \right] \quad (q=-4, -3, \dots)$$

Здесь следует считать нулевыми все выражения с отрицательными индексами. При $q=-4$ из (3.2) найдем

$$\frac{\partial u_t^{(0)}}{\partial \eta_\alpha} = 0, \quad \frac{\partial u_\alpha^{(0)}}{\partial \eta_\beta} + \frac{\partial u_\beta^{(0)}}{\partial \eta_\alpha} = 0$$

$$u_t^{(0)} = u_t^{(0)}(\xi), \quad u_\alpha^{(0)} = U_\alpha^{(0)}(\xi) + e_{\beta\alpha} \eta_\beta \theta_t^{(0)}(\xi)$$

В правых частях этих соотношений введены пока неопределенные функции, имеющие смысл перемещений и поворотов.

Положим далее в (3.2) $q=-3$. В результате получим

$$u_t^{(0)} + u_\alpha^{(0)} \kappa_\beta e_{\beta\alpha} + \kappa_t \eta_\beta e_{\alpha\beta} \frac{\partial u_t^{(0)}}{\partial \eta_\alpha} = 0$$

$$\frac{\partial u_t^{(1)}}{\partial \eta_\alpha} + u_t^{(0)} \kappa_\beta e_{\alpha\beta} + \frac{\partial u_\alpha^{(0)}}{\partial \xi} + u_\beta^{(0)} \kappa_t e_{\beta\alpha} + \kappa_t \eta_\beta e_{\gamma\beta} \frac{\partial u_\alpha^{(0)}}{\partial \eta_\gamma} = 0$$

$$\frac{\partial u_\alpha^{(1)}}{\partial \eta_\beta} + \frac{\partial u_\beta^{(1)}}{\partial \eta_\alpha} = 0 \quad \left[(\dots)' = \frac{d}{d\xi} \right]$$

Отсюда следует, что $\theta_t^{(0)}=0$ и

$$u_t^{(0)} + u_\alpha^{(0)} \kappa_\beta e_{\beta\alpha} = 0 \tag{3.3}$$

$$\mathbf{u}^{(1)} = U^{(1)}(\xi) + \theta^{(1)}(\xi) \times \mathbf{e}_\alpha \eta_\alpha \tag{3.4}$$

$$e_{\beta\alpha} \theta_\beta^{(1)} + u_t^{(0)} \kappa_\beta e_{\alpha\beta} + u_\alpha^{(0)} + u_\beta^{(0)} \kappa_t e_{\beta\alpha} = 0 \tag{3.5}$$

Соотношения (3.3), (3.5) соответствуют первой формуле Клебша для нерастяжимых стержней [7] $\mathbf{u}^{(0)} = \theta^{(1)} \times \mathbf{t}$.

Пологая, наконец, в (3.2) $q=-2$, приходим к следующей системе уравнений:

$$U_t^{(1)} + U_\alpha^{(1)} \kappa_\beta e_{\beta\alpha} = 0 \tag{3.6}$$

$$e_{\beta\alpha} \theta_\beta^{(1)} + \kappa_\alpha \theta_t^{(1)} - \kappa_t \theta_\alpha^{(1)} = b_\alpha / E \tag{3.7}$$

$$\begin{aligned} \partial u_t^{(2)} / \partial \eta_\alpha + (U_t^{(1)} + e_{\beta\gamma} \eta_\gamma \theta_\beta^{(1)}) \kappa_\delta e_{\alpha\delta} + U_\alpha^{(1)} + e_{\beta\alpha} \eta_\beta \theta_t^{(1)} + (U_\beta^{(1)} + e_{\gamma\beta} \eta_\gamma \theta_t^{(1)}) \kappa_t e_{\beta\alpha} + \\ + \kappa_t e_{\lambda\beta} \eta_\beta \theta_t^{(1)} e_{\lambda\alpha} + e_{\gamma\delta} \eta_\delta \kappa_\gamma e_{\beta\alpha} \theta_\beta^{(1)} = \tau_\alpha^{(0)} / G \end{aligned} \tag{3.8}$$

где E — модуль Юнга. Из (3.7) и (2.13) следует, что

$$-M_{(0)} \cdot \mathbf{e}_1 = EI_1 \theta^{(1)} \cdot \mathbf{e}_1, \quad -M_{(0)} \cdot \mathbf{e}_2 = EI_2 \theta^{(1)} \cdot \mathbf{e}_2$$

Это — известные соотношения классической теории стержней [7]. Уравнение (3.8) можно представить в виде

$$e_{\alpha\beta}\theta_{\beta}^{(2)} + \eta_{\beta}e_{\beta\alpha}A + \partial u_t^{(2)} / \partial \eta_{\alpha} = \tau_{\alpha}^{(0)} / G, \quad e_{\alpha\beta}\theta_{\beta}^{(2)} = U_t^{(1)} e_{\alpha\beta}\chi_{\beta} + U_{\alpha}^{(1)} + U_{\gamma}^{(1)} \chi_t e_{\gamma\alpha}$$

$$A = \theta^{(1)} \cdot t = \theta_t^{(1)} + \theta_{\alpha}^{(1)} \chi_{\beta} e_{\beta\alpha} \quad (3.9)$$

Из (3.9) получаем

$$u_t^{(2)} = U_t^{(2)}(\xi) + e_{\alpha\beta}\theta_{\alpha}^{(2)} \eta_{\beta} + u_{t0}^{(2)}$$

В этом соотношении последнее слагаемое характеризует депланацию сечения и определяется уравнением

$$\eta_{\beta}e_{\beta\alpha}A + \partial u_{t0}^{(2)} / \partial \eta_{\alpha} = \tau_{\alpha}^{(0)} / G \quad (3.10)$$

Учитывая далее, что $\partial \tau_{\alpha}^{(0)} / \partial \eta_{\alpha} = 0$, $n_{\alpha} \tau_{\alpha}^{(0)} |_{\Gamma} = 0$, приходим к следующему представлению депланации:

$$u_{t0}^{(2)} = A\varphi, \quad \Delta_0\varphi = 0, \quad n_{\alpha}^{(0)} \partial \varphi / \partial \eta_{\alpha} + n_{\alpha}^{(0)} \eta_{\beta} e_{\beta\alpha} = 0 \quad (3.11)$$

Нетрудно убедиться, что условие разрешимости задачи Неймана (3.11) выполнено.

Соотношения Коши — Римана $\partial \varphi / \partial \eta_{\alpha} = e_{\alpha\beta} \partial \varphi^{\circ} / \partial \eta_{\beta}$ введем сопряженную с φ гармоническую функцию φ° . Положим далее $\varphi^* = \varphi^{\circ} - \eta_{\alpha} \eta_{\alpha} / 2$. Тогда, согласно (3.11) и (3.10)

$$\Delta_0 \varphi^* = -2, \quad \varphi^* |_{\Gamma} = 0, \quad \tau_{\alpha}^{(0)} = GA e_{\alpha\beta} \partial \varphi^* / \partial \eta_{\beta}$$

Теперь выражение для крутящего момента

$$-M_{(0)} \cdot t = \int e_{\alpha\beta} \eta_{\alpha} \tau_{\beta}^{(0)} d\Omega$$

можно привести к форме

$$-M_{(0)} \cdot t = GA2 \int \varphi^* d\Omega$$

Таким образом, для жесткости на кручение получается известное интегральное представление.

Итак, найденные главные члены асимптотических разложений подтверждают основные соотношения теории Кирхгофа — Клебша для нерастяжимых стержней.

Автор признателен А. И. Лурье за внимание к работе.

Поступила 13 I 1976.

ЛИТЕРАТУРА

1. *Понятовский В. В.* Применение асимптотического метода интегрирования к задаче равновесия тонкого бруса, произвольно нагруженного по боковой поверхности. Инж. ж. МТТ, 1968, № 5.
2. *Rigoli A.* Théorie asymptotique des milieux curvilignes et équilibre élastique d'un cylindre infiniment élancé. С. г. Acad. sci., 1971, t. 272, № 11.
3. *Понятовский В. В.* Асимптотическая теория изгиба кривого бруса. В сб.: Исследования по упругости и пластичности, № 9. Изд-во ЛГУ, 1973.
4. *Джанелидзе Г. Ю., Лурье А. И.* Задача Сен-Венана для естественно-скрученных стержней. Докл. АН СССР, 1939, т. 24, № 1.
5. *Бердичевский В. Л., Квашнина С. С.* Об уравнениях, описывающих поперечные колебания упругих стержней. ПММ, 1976, т. 40, вып. 1.
6. *Лурье А. И.* Теория упругости. М., «Наука», 1970.
7. *Лав А.* Математическая теория упругости, М.—Л., Гостехиздат, 1935.