

УДК 539.3.01

НАПРЯЖЕННО-ДЕФОРМИРОВАННОЕ СОСТОЯНИЕ
АНИЗОТРОПНОЙ ДВУХСЛОЙНОЙ КРИВОЛИНЕЙНОЙ
ПОЛОСЫ ПРИ РАЗЛИЧНЫХ УСЛОВИЯХ КОНТАКТА
МЕЖДУ СЛОЯМИ

Хачатрян А.М.

Ա.Մ.Խաչատրյան

Անգլալեզակով կողմանից լրացրած անգլալեզակով պահպանված է առաջին համար և առաջին աշխատակից պահպանված է երրորդ համար:

Ասմուստիկ խնդիրը կատարված է ընդհանուր անգույքայի օժիակած կորպաֆի երկշերտի ներքին խնդրի լուծումը շերտերի միջև լրիվ և ոչ լրիվ կոնտակտի դեպքում: Լրիվ կոնտակտի դեպքում առաջանակած հավասարությունը համեմատված են Կիրխгоֆ-Կլեբշի դասական տեսության հավասարությունից: Դիտարկված են կոնկրետ օրինակներ:

A.M.Khachatrian

The Stress-Strain State of an Anisotropic Two-Layered Curved Strip
with Different Conditions of the Contacts between the Strips

Асимптотическим методом выведены уравнения и расчетные формулы для двухслойной криволинейной полосы с общей анизотропией при полном и неполном контактах между слоями. Полученные уравнения при полном контакте сопоставлены с классическими уравнениями Кирхгофа-Клебша. Рассмотрены конкретные примеры.

Методом асимптотического интегрирования построено решение внутренней задачи анизотропной двухслойной криволинейной балки при полном и неполном контактах между слоями. Используется асимптотика, предложенная А.Л.Гольденвайзером [1,2], справедливая также для анизотропных пластинок и оболочек [3]. Континуальная модель слоистой среды с проскальзыванием на контактных границах построена в [4]. В работах [5,6] методом асимптотического интегрирования исследовано напряженно-деформированное состояние (НДС) анизотропной слоистой балки при полном контакте между слоями, двухслойной анизотропной полосы-балки, когда между слоями заданы условия неполного контакта. В работе [7] тем же методом исследовано НДС однослоиного криволинейного стержня с цилиндрической анизотропией.

1. Рассматривается вопрос определения напряженно-деформированного состояния двухслойного плоского криволинейного стержня с цилиндрической анизотропией. Предполагается, что стержень имеет общую постоянную ширину $2h$, ограничен в плане двумя дугами концентрических окружностей R_1 и R_2 ($R_2 > R_1$). Радиус

окружности, разделяющей верхний и нижний слои — R_0 . Слои имеют различные толщины h_k , коэффициенты упругости $a_i^{(k)}$ ($k = 1, 2$).

На криволинейных сторонах стержня заданы значения напряжений, а на торцах — различные комбинации торцевых условий.

$$\sigma_{\theta} = \pm \sqrt{h/R_0} Y^*(\theta), \sigma_r = \pm Z^*(\theta) \text{ при } r = R_2, R_1 \quad (1.1)$$

На линии раздела двух слоев $r = R_0$ имеем следующие условия контакта:

а) полный контакт

$$w_1 = w_2, \quad v_1 = v_2, \quad \sigma_r^{(1)} = \sigma_r^{(2)}, \quad \sigma_{\theta}^{(1)} = \sigma_{\theta}^{(2)} \quad (1.2)$$

б) неполный контакт

$$w_1 = w_2, \quad \sigma_r^{(1)} = \sigma_r^{(2)}, \quad \sigma_{\theta}^{(1)} = \sigma_{\theta}^{(2)} = \epsilon^{-1} f(\theta) \quad (1.3)$$

где $\epsilon = \sqrt{h/R_0}$ — малый геометрический параметр, $f(\theta)$ считается заданной.

Для решения сформулированной задачи введем безразмерную координатную систему ζ, φ по формулам

$$\zeta = (r - R_0)/h, \quad \varphi = \theta/\epsilon, \quad h = (h_1 + h_2)/2 \quad (1.4)$$

После этих преобразований соответствующие уравнения теории упругости анизотропного тела в полярных координатах будут содержать малый параметр. Это сингулярно возмущенная система, следовательно, ее решение складывается из двух типов решений: внутреннего и пограничного слоя.

Решение внутренней задачи будем искать в виде [1-3]

$$Q^{(k)} = \epsilon^{-q_k} \sum_{s=0}^S \epsilon^s Q^{(k,s)} \quad (1.5)$$

где $Q^{(k)}$ — любое из напряжений и безразмерных перемещений, $V^{(k)} = v_k/R_0$, $W^{(k)} = w_k/R_0$, S — число приближений, k — номер слоя и принимает значения $k = 1, 2$. Целые числа q_k выбираются таким образом, чтобы получить непротиворечивую систему. Эта цель достигается при [7]

$$q_k = 2 \text{ для } \sigma_{\theta}^{(k)}, W^{(k)}, \quad q_k = 1 \text{ для } \sigma_{\theta}^{(k)}, V^{(k)}, \quad q_k = 0 \text{ для } \sigma_r^{(k)} \quad (1.6)$$

Подставив (1.5) в вышеуказанные уравнения, с учетом (1.6), получим систему

$$\frac{\partial \sigma_r^{(k,s)}}{\partial \zeta} - \sigma_{\theta}^{(k,s)} + \frac{\partial \sigma_{\theta}^{(k,s)}}{\partial \varphi} + \zeta \frac{\partial \sigma_r^{(k,s-2)}}{\partial \zeta} + \sigma_r^{(k,s-2)} = 0$$

$$\begin{aligned} \frac{\partial \sigma_0^{(k,s)}}{\partial \varphi} + \frac{\partial \sigma_{r0}^{(k,s)}}{\partial \zeta} + \zeta \frac{\partial \sigma_{r0}^{(k,s-2)}}{\partial \zeta} + 2\sigma_{r0}^{(k,s-2)} &= 0 \\ \frac{\partial W^{(k,s)}}{\partial \zeta} &= a_{11}^{(k)} \sigma_r^{(k,s-4)} + a_{12}^{(k)} \sigma_0^{(k,s-2)} + a_{16}^{(k)} \sigma_{r0}^{(k,s-3)} \\ \frac{\partial V^{(k,s)}}{\partial \varphi} + W^{(k,s)} &= a_{12}^{(k)} \sigma_r^{(k,s-2)} + a_{22}^{(k)} \sigma_0^{(k,s)} + a_{26}^{(k)} \sigma_{r0}^{(k,s-1)} + \\ &\quad + \zeta (a_{12}^{(k)} \sigma_r^{(k,s-4)} + a_{22}^{(k)} \sigma_0^{(k,s-2)} + a_{26}^{(k)} \sigma_{r0}^{(k,s-3)}) \\ \frac{\partial V^{(k,s)}}{\partial \zeta} + \frac{\partial W^{(k,s)}}{\partial \varphi} + \zeta \frac{\partial V^{(k,s-2)}}{\partial \zeta} - V^{(k,s-2)} &= a_{16}^{(k)} \sigma_r^{(k,s-3)} + a_{26}^{(k)} \sigma_0^{(k,s-1)} + \\ &\quad + a_{66}^{(k)} \sigma_{r0}^{(k,s-2)} + \zeta (a_{16}^{(k)} \sigma_r^{(k,s-5)} + a_{26}^{(k)} \sigma_0^{(k,s-3)} + a_{66}^{(k)} \sigma_{r0}^{(k,s-4)}) \end{aligned} \quad (1.7)$$

Решением этой системы является

$$\begin{aligned} W^{(k,s)} &= w^{(k,s)}(\varphi) + w^{*(k,s)}(\varphi, \zeta) \\ V^{(k,s)} &= -\frac{dw^{(k,s)}}{d\varphi} \zeta + v^{(k,s)}(\varphi) + v^{*(k,s)}(\varphi, \zeta) \\ \sigma_0^{(k,s)} &= -\frac{1}{a_{22}^{(k)}} \frac{d^2 w^{(k,s)}}{d\varphi^2} \zeta + \frac{1}{a_{22}^{(k)}} \left(w^{(k,s)} + \frac{dv^{(k,s)}}{d\varphi} \right) + \sigma_0^{*(k,s)}(\varphi, \zeta) \\ \sigma_{r0}^{(k,s)} &= \frac{1}{2a_{22}^{(k)}} \frac{d^3 w^{(k,s)}}{d\varphi^3} \zeta^2 - \frac{1}{a_{22}^{(k)}} \left(\frac{dw^{(k,s)}}{d\varphi} + \frac{d^2 v^{(k,s)}}{d\varphi^2} \right) \zeta + \tau_{r0}^{(k,s)}(\varphi) + \sigma_{r0}^{*(k,s)}(\varphi, \zeta) \\ \sigma_r^{(k,s)} &= -\frac{1}{6a_{22}^{(k)}} \frac{d^4 w^{(k,s)}}{d\varphi^4} \zeta^3 + \frac{1}{2a_{22}^{(k)}} \frac{d^3 v^{(k,s)}}{d\varphi^3} \zeta^2 + \frac{1}{a_{22}^{(k)}} \left(w^{(k,s)} + \frac{dv^{(k,s)}}{d\varphi} \right) \zeta - \\ &\quad - \frac{d\tau_{r0}^{(k,s)}}{d\varphi} \zeta + \tau_{r0}^{(k,s)}(\varphi) + \sigma_r^{*(k,s)}(\varphi, \zeta) \end{aligned} \quad (1.8)$$

здесь $w^{(k,s)}, v^{(k,s)}, \tau_{r0}^{(k,s)}, \tau_{r0}^{(k,s)}$ — неизвестные пока функции, подлежащие определению, а величины со звездочками определяются по формулам

$$\begin{aligned} w^{*(k,s)} &= \int_0^\zeta (a_{11}^{(k)} \sigma_r^{(k,s-4)} + a_{12}^{(k)} \sigma_0^{(k,s-2)} + a_{16}^{(k)} \sigma_{r0}^{(k,s-3)}) d\zeta \\ v^{*(k,s)} &= \int_0^\zeta (a_{16}^{(k)} \sigma_r^{(k,s-5)} + a_{26}^{(k)} \sigma_0^{(k,s-1)} + a_{66}^{(k)} \sigma_{r0}^{(k,s-2)}) d\zeta + \\ &\quad + \int_0^\zeta \zeta (a_{16}^{(k)} \sigma_r^{(k,s-5)} + a_{26}^{(k)} \sigma_0^{(k,s-3)} + a_{66}^{(k)} \sigma_{r0}^{(k,s-4)}) d\zeta + \\ &\quad + \int_0^\zeta \left(-\frac{\partial w^{*(k,s)}}{\partial \varphi} - \zeta \frac{\partial V^{(k,s-2)}}{\partial \zeta} + V^{(k,s-2)} \right) d\zeta \end{aligned}$$

$$\begin{aligned}\sigma_{\theta}^{*(k,s)} &= \frac{1}{a_{22}^{(k)}} \left[w^{*(k,s)} + \frac{\partial v^{*(k,s)}}{\partial \varphi} - \left(a_{12}^{(k)} \sigma_r^{(k,s-2)} + a_{26}^{(k)} \sigma_{r0}^{(k,s-1)} \right) - \right. \\ &\quad \left. - \zeta \left(a_{12}^{(k)} \sigma_r^{(k,s-4)} + a_{26}^{(k)} \sigma_{r0}^{(k,s-3)} + a_{22}^{(k)} \sigma_{\theta}^{(k,s-2)} \right) \right] \\ \sigma_{r0}^{*(k,s)} &= - \int_0^{\zeta} \left(\frac{\partial \sigma_{\theta}^{*(k,s)}}{\partial \varphi} + \zeta \frac{\partial \sigma_{r0}^{(k,s-2)}}{\partial \zeta} + 2 \sigma_{r0}^{(k,s-2)} \right) d\zeta \\ \sigma_r^{*(k,s)} &= \int_0^{\zeta} \left(\sigma_{\theta}^{*(k,s)} - \frac{\partial \sigma_{r0}^{*(k,s)}}{\partial \varphi} - \zeta \frac{\partial \sigma_r^{(k,s-2)}}{\partial \zeta} - \sigma_r^{(k,s-2)} \right) d\zeta\end{aligned}\tag{1.9}$$

Для определения неизвестных функций необходимо удовлетворить условиям контакта (1.2) или (1.3), а также граничным условиям (1.1).

Учитывая, что при $r = R_0$ ($\zeta = 0$), $w^{*(k,s)} = v^{*(k,s)} = 0$, $\sigma_r^{*(k,s)} = \sigma_{r0}^{*(k,s)} = 0$ и удовлетворив условиям полного контакта (1.2), получим

$$w^{(1,s)} = w^{(2,s)} = w^{(s)}, \quad v^{(1,s)} = v^{(2,s)} = v^{(s)}, \quad \tau_{r0}^{(1,s)} = \tau_{r0}^{(2,s)}, \quad \tau_{r00}^{(1,s)} = \tau_{r00}^{(2,s)} \tag{1.10}$$

Удовлетворив граничным условиям (1.1), получим следующую систему обыкновенных дифференциальных уравнений относительно перемещений $w^{(s)}$ и $v^{(s)}$:

$$\begin{aligned}C \left(\frac{dw^{(s)}}{d\varphi} + \frac{d^2 v^{(s)}}{d\varphi^2} \right) + K \frac{d^3 w^{(s)}}{d\varphi^3} &= p^{(s)} \\ D \frac{d^4 w^{(s)}}{d\varphi^4} + K \left(2 \frac{d^2 w^{(s)}}{d\varphi^2} + \frac{d^3 v^{(s)}}{d\varphi^3} \right) + C \left(w^{(s)} + \frac{dv^{(s)}}{d\varphi} \right) &= q^{(s)}\end{aligned}\tag{1.11}$$

где

$$C = C_1 + C_2, \quad K = K_1 - K_2, \quad D = D_1 + D_2$$

$$C_k = (-1)^k \zeta_k / a_{22}^{(k)}, \quad K_k = -\zeta_k^2 / (2a_{22}^{(k)}), \quad D_k = (-1)^k \zeta_k^3 / (3a_{22}^{(k)})$$

$$\zeta_1 = (R_1 - R_0)/h = -h_1/h, \quad \zeta_2 = (R_2 - R_0)/h = h_2/h \tag{1.12}$$

Обобщенные нагрузки $p^{(s)}$ и $q^{(s)}$ определяются по формулам

$$\begin{aligned}p^{(s)} &= -(Y^{+(s)} + Y^{-(s)}) + \sigma_{r0}^{*(2,s)}(\zeta_2) - \sigma_{r0}^{*(1,s)}(\zeta_1) \\ q^{(s)} &= Z^{+(s)} + Z^{-(s)} + \zeta_2 \frac{dY^{+(s)}}{d\varphi} + \zeta_1 \frac{dY^{-(s)}}{d\varphi} - \sigma_r^{*(2,s)}(\zeta_2) + \\ &\quad + \sigma_r^{*(1,s)}(\zeta_1) - \zeta_2 \frac{\partial \sigma_{r0}^{*(2,s)}(\zeta_2)}{\partial \varphi} + \zeta_1 \frac{\partial \sigma_{r0}^{*(1,s)}(\zeta_1)}{\partial \varphi}\end{aligned}\tag{1.13}$$

После удовлетворения граничным условиям (1.1) определяются также неизвестные функции $\tau_{r00}^{(2,s)}$ и $\tau_{r0}^{(2,s)}$.

$$\begin{aligned}\tau_{r0}^{(2,s)} &= Y^{*(s)} - \frac{1}{2a_{22}^{(k)}} \frac{d^3 w^{(s)}}{d\varphi^3} \zeta_2^2 + \frac{1}{a_{22}^{(k)}} \left(\frac{dw^{(s)}}{d\varphi} + \frac{d^2 v^{(s)}}{d\varphi^2} \right) \zeta_2 - \sigma_{r0}^{*(2,s)}(\zeta_2) \\ \tau_{r0}^{(2,s)} &= Z^{*(s)} + \zeta_2 \frac{dY^{*(s)}}{d\varphi} - \frac{1}{3a_{22}^{(s)}} \frac{d^4 w^{(s)}}{d\varphi^4} \zeta_2^3 + \frac{1}{2a_{22}^{(s)}} \left(2 \frac{d^2 w^{(s)}}{d\varphi^2} + \frac{d^3 v^{(s)}}{d\varphi^3} \right) \zeta_2^2 - \\ &- \frac{1}{a_{22}^{(2)}} \left(w^{(s)} + \frac{dv}{d\varphi} \right) \zeta_2 - \sigma_r^{*(s)}(\zeta_2) - \zeta_2 \frac{\partial \sigma_{r0}^{*(s)}(\zeta_2)}{\partial \varphi} \\ Z^{*(0)}, Y^{*(0)} &= Z^*, Y^*, \quad Z^{*(s)} = Y^{*(s)} = 0 \quad s > 0\end{aligned}\quad (1.14)$$

Таким образом, все величины будут определены, если будут известны перемещения $v^{(s)}$ и $w^{(s)}$.

Если в первых двух уравнениях (1.7) и соотношениях (1.8) перейти от напряжений к статически эквивалентным им усилиям и моментам

$$\begin{aligned}N^{(s)} &= \int_{\zeta_1}^0 \sigma_0^{(1,s)} d\zeta + \int_0^{\zeta_2} \sigma_0^{(2,s)} d\zeta, \quad N^{*(s)} = \int_{\zeta_1}^0 \sigma_0^{*(1,s)} d\zeta + \int_0^{\zeta_2} \sigma_0^{*(2,s)} d\zeta \\ M^{(s)} &= \int_{\zeta_1}^0 \zeta \sigma_0^{(1,s)} d\zeta + \int_0^{\zeta_2} \zeta \sigma_0^{(2,s)} d\zeta, \quad M^{*(s)} = \int_{\zeta_1}^0 \zeta \sigma_0^{*(1,s)} d\zeta + \int_0^{\zeta_2} \zeta \sigma_0^{*(2,s)} d\zeta \\ Q^{(s)} &= \int_{\zeta_1}^0 \sigma_{r0}^{(1,s)} d\zeta + \int_0^{\zeta_2} \sigma_{r0}^{(2,s)} d\zeta, \quad Q^{*(s)} = \int_{\zeta_1}^0 \sigma_{r0}^{*(1,s)} d\zeta + \int_0^{\zeta_2} \sigma_{r0}^{*(2,s)} d\zeta\end{aligned}\quad (1.15)$$

получим уравнения

$$\begin{aligned}\frac{dQ^{(s)}}{d\varphi} - N^{(s)} &= -(Z^{*(s)} + Z^{-(s)}) - (\zeta_2 Z^{*(s-2)} + \zeta_1 Z^{-(s-2)}) \\ \frac{dN^{(s)}}{d\varphi} + Q^{(s-2)} &= -(Y^{*(s)} + Y^{-(s)}) - (\zeta_2 Y^{*(s-2)} + \zeta_1 Y^{-(s-2)}) \\ \frac{dM^{(s)}}{d\varphi} - Q^{(s)} &= -(\zeta_2 Y^{*(s)} - \zeta_1 Y^{-(s)}) - (\zeta_2^2 Y^{*(s-2)} - \zeta_1^2 Y^{-(s-2)})\end{aligned}\quad (1.16)$$

и соотношения

$$\begin{aligned}N^{(s)} &= K \frac{d^2 w^{(s)}}{d\varphi^2} + C \left(w^{(s)} + \frac{dv^{(s)}}{d\varphi} \right) + N^{*(s)} \\ Q^{(s)} &= -D \frac{d^3 w^{(s)}}{d\varphi^3} - K \left(\frac{dw^{(s)}}{d\varphi} + \frac{d^2 v^{(s)}}{d\varphi^2} \right) + \zeta_2 Y^{*(s)} + \zeta_1 Y^{-(s)} + \\ &\quad - \zeta_1 \sigma_{r0}^{*(1,s)}(\zeta_1) - \zeta_2 \sigma_{r0}^{*(2,s)}(\zeta_2) + Q^{*(s)} \\ M^{(s)} &= -D \frac{d^2 w^{(s)}}{d\varphi^2} - K \left(w^{(s)} + \frac{dv^{(s)}}{d\varphi} \right) + M^{*(s)}\end{aligned}\quad (1.17)$$

которые, за исключением второго уравнения (1.16), совпадают с уравнениями Кирхгофа-Клебша для двухслойной кривой балки с той лишь разницей, что во втором уравнении в нулевом приближении отсутствует слагаемое Q , которое присутствует в классических уравнениях [9]. Этот член в ходе асимптотического интегрирования уравнений теории упругости появляется, начиная с приближения $s = 2$.

Если хотим уточнить классические уравнения, то необходимо учитывать все члены порядка $O(\varepsilon^2)$. Тогда можно рекомендовать уравнения (1.16) и соотношения (1.17), оставляя все члены, имеющие порядок $O(\varepsilon^2)$ (в (1.17) они содержатся в выражениях $N^{(s)}, Q^{(s)}, M^{(s)}$ в неявном виде).

2. Рассмотрим неполный контакт. Из условий (1.3), с учетом (1.8), вытекает

$$\begin{aligned} w^{(1,s)} &= w^{(2,s)} = w^{(s)}, \quad \tau_{r0}^{(1,s)} = \tau_{r0}^{(2,s)} \\ \tau_{r00}^{(1,s)} &= \tau_{r00}^{(2,s)} = f^{(s)}(\varphi), \quad f^{(0)}(\varphi) = f(\theta/\varepsilon), \quad f^{(s)}(\varphi) = 0 \quad s > 0 \end{aligned} \quad (2.1)$$

Удовлетворив условиям (1.1), получим следующие дифференциальные уравнения для определения перемещений:

$$\begin{aligned} C_k \left(\frac{dw^{(s)}}{d\varphi} + \frac{d^2 v^{(k,s)}}{d\varphi^2} \right) + K_k \frac{d^3 w^{(s)}}{d\varphi^3} &= f^{(s)}(\varphi) + p_k^{(s)} \\ D \frac{d^4 w^{(s)}}{d\varphi^4} + K_1 \left(2 \frac{d^2 w^{(s)}}{d\varphi^2} + \frac{d^3 v^{(2,s)}}{d\varphi^3} \right) - K_1 \left(2 \frac{d^2 w^{(s)}}{d\varphi^2} + \frac{d^3 v^{(1,s)}}{d\varphi^3} \right) + \\ + C_2 \left(w^{(s)} + \frac{dv^{(2,s)}}{d\varphi} \right) - C_1 \left(w^{(s)} + \frac{dv^{(1,s)}}{d\varphi} \right) &= q^{(s)} \end{aligned} \quad (2.2)$$

где жесткости C_k, K_k и D определяются по формулам (1.12), а обобщенные нагрузки $p_k^{(s)}$ и $q^{(s)}$ – следующим образом:

$$p_1^{(s)} = -Y^{-(s)} + \sigma_{r0}^{*(1,s)}(\zeta_1), \quad p_2^{(s)} = Y^{+(s)} + \sigma_{r0}^{*(2,s)}(\zeta_2) \quad (2.3)$$

$$\begin{aligned} q^{(s)} = Z^{+(s)} + Z^{-(s)} + \zeta_2 \frac{dY^{+(s)}}{d\varphi} + \zeta_1 \frac{dY^{-(s)}}{d\varphi} - \sigma_r^{*(2,s)}(\zeta_2) + \sigma_r^{*(1,s)}(\zeta_1) - \\ - \zeta_2 \frac{d\sigma_{r0}^{*(2,s)}(\zeta_2)}{d\varphi} + \zeta_1 \frac{d\sigma_{r0}^{*(1,s)}(\zeta_1)}{d\varphi} \end{aligned}$$

Из граничных условий (1.1) определяем также неизвестную функцию $\tau_{r0}^{(k,s)}(\varphi)$

$$\begin{aligned} \tau_{r0}^{(2,s)} = Z^{(s)} + \zeta_2 \frac{dY^{(s)}}{d\varphi} - \sigma_r^{(2,s)}(\zeta_2) - \frac{d\sigma_r^{(2,s)}(\zeta_2)}{d\varphi} - D \frac{d^4 w^{(s)}}{d\varphi^4} - \\ - K_2 \left(2 \frac{d^2 w^{(s)}}{d\varphi^2} + \frac{d^3 v^{(2,s)}}{d\varphi^3} \right) - C_2 \left(w^{(s)} + \frac{dv^{(2,s)}}{d\varphi} \right) \end{aligned} \quad (2.4)$$

Если в уравнениях (1.7) и соотношениях (1.8) перейти к усилиям и моментам, при этом используя для $Q^{(s)}, M^{(s)}, Q^{*(s)}, M^{*(s)}$ формулы (1.15), а $N^{(k,s)}$ и $N^{*(k,s)}$ определяя по формулам

$$N^{(1,s)} = \int_{\zeta_1}^{\zeta_2} \sigma_r^{(1,s)} d\zeta, \quad N^{(2,s)} = \int_0^{\zeta_2} \sigma_r^{(2,s)} d\zeta, \quad N^{*(1,s)} = \int_{\zeta_1}^0 \sigma_r^{*(1,s)} d\zeta, \quad N^{*(2,s)} = \int_0^{\zeta_2} \sigma_r^{*(2,s)} d\zeta \quad (2.5)$$

то получим следующие уравнения:

$$\begin{aligned} \frac{dN^{(k,s)}}{d\varphi} + Q^{(k,s-2)} = f^{(s)} - \zeta_k Y^{(s)} + \zeta_k Y^{(s-2)} \quad (k=1,2) \\ \frac{dQ^{(s)}}{d\varphi} - (N^{(1,s)} + N^{(2,s)}) = -(Z^{(s)} + Z^{(s-2)}) - (\zeta_2 Z^{(s-2)} + \zeta_1 Z^{(s-2)}) \\ \frac{dM^{(s)}}{d\varphi} - Q^{(s)} = -(\zeta_2 Y^{(s)} - \zeta_1 Y^{(s-2)}) - (\zeta_2^2 Y^{(s-2)} - \zeta_1^2 Y^{(s-2)}) \end{aligned} \quad (2.6)$$

$$\text{т.е. } Q^{(1,s)} = \int_{\zeta_1}^0 \sigma_r^{(1,s)} d\zeta, \quad Q^{(2,s)} = \int_0^{\zeta_2} \sigma_r^{(2,s)} d\zeta,$$

а также соотношения

$$\begin{aligned} N^{(k,s)} = K_2 \frac{d^2 w^{(s)}}{d\varphi^2} + C_k \left(w^{(s)} + \frac{dv^{(k,s)}}{d\varphi} \right) + N^{*(k,s)} \quad (k=1,2) \\ Q^{(s)} = 2f^{(s)} + \frac{1}{2}D \frac{d^3 w^{(s)}}{d\varphi^3} + K_2 \left(\frac{dw^{(s)}}{d\varphi} + \frac{d^2 v^{(2,s)}}{d\varphi^2} \right) - K_1 \left(\frac{dw^{(s)}}{d\varphi} + \frac{d^2 v^{(1,s)}}{d\varphi^2} \right) + Q^{(s)} \\ M^{(s)} = -D \frac{d^2 w^{(s)}}{d\varphi^2} - K_2 \left(w^{(s)} + \frac{dv^{(2,s)}}{d\varphi} \right) + K_1 \left(w^{(s)} + \frac{dv^{(1,s)}}{d\varphi} \right) + M^{*(s)} \end{aligned} \quad (2.7)$$

Заметим, что вместо трех уравнений (1.16) и трех соотношений (1.17) в задаче двухслойной криволинейной балки при полном контакте между слоями, при неполном контакте получили четыре уравнения (2.6) и столько же соотношений (2.7).

Ограничавшись только исходным (нулевым) приближением в уравнениях (2.2) или (2.6) и перейдя к первоначальным величинам и координатам, получим уравнения, которые можно рекомендовать в качестве прикладных уравнений для двухслойных криволинейных балок при неполном контакте между слоями.

3. В заключение, в качестве иллюстрации, рассмотрим задачу чистого

изгиба кривых брусьев с постоянным сечением в виде узкого прямоугольника и кривой осью. Пусть брус изгибается в плоскости кривизны моментами M , приложенными на торцах [8].

Учитывая, что через R_1 и R_2 обозначены внутренний и внешний радиусы поверхности бруса, и приняв ширину прямолинейного поперечного сечения равной единице, получим следующие граничные условия:

$$\begin{aligned}\sigma_r = \sigma_{r\theta} &= 0 \text{ при } r = R_1, R_2 \\ \sigma_{r\theta} &= 0, \int_{R_1}^{R_2} \sigma_r dr = 0, \int_{R_1}^{R_2} \sigma_{r\theta} r dr = -M \text{ при } \theta = 0, \theta_0\end{aligned}\quad (3.1)$$

Сначала рассмотрим чистый изгиб однослоиного кривого бруса с шириной $2h = R_2 - R_1$ и радиусом срединной оси $R_0 = (R_2 - R_1)/2$. Пользуясь формулами (1.8) и уравнениями (1.11)-(1.13), заранее полагая $a_y^{(1)} = a_y^{(2)}$, $h_1 = h_2 = h$ и ограничившись первыми двумя отличными от нуля приближениями, получим

$$\begin{aligned}\sigma_0 &= -\frac{6M}{(R_2 - R_1)^2} \zeta + \frac{2M}{R_2^2 - R_1^2} (3\zeta^2 - 1), \quad \sigma_{r\theta} = 0 \\ \sigma_r &= -\frac{3M}{R_2^2 - R_1^2} (\zeta^2 - 1) + \frac{5M}{(R_2 + R_1)^2} \zeta (\zeta^2 - 1)\end{aligned}\quad (3.2)$$

Если ширина бруса мала по сравнению с радиусом срединной оси стержня, то обычно напряженное состояние принимается таким же, как и в прямоугольном брусе (линейное распределение нормального напряжения σ_0). Если же ширина не мала, то обычно полагают, что при изгибе поперечные сечения бруса остаются плоскими. Тогда распределение нормального напряжения σ_0 по любому поперечному сечению следует гиперболическому закону [8].

Представим наименьшее (при $r = R_2$) и наибольшее (при $r = R_1$) значения напряжения σ_0 в виде

$$\sigma_0 = \frac{mM}{R_1^2} \quad (3.3)$$

В табл. 1 приведены наибольшее и наименьшее значения множителя m , вычисленные по двум элементарным методам, по асимптотическому методу и по точной формуле [8]. Из таблицы следует, что уже первых два приближения асимптотического решения дают достаточно точные результаты. Результаты же нулевого приближения точно совпадают с результатами, когда принимается закон линейного распределения нормального напряжения σ_0 .

Рассмотрим ту же задачу для двухслойного бруса. Граничные условия задачи принимаются те же, что и для однослоиного бруса, то есть условия (3.1). Ограничевшись только нулевым приближением, приведем значения

напряжений.

Таблица 1

$\frac{R_2}{R_1}$	Линейное распределение напряжения (нулевое приближение асимптотического решения)	Гипотеза плоских сечений (гиперболическое распределение напряжения)	Асимптотическое решение (два приближения)	Точное решение
1.3	± 66.67	72.98, -61.27	72.76, -60.87	73.05, -61.35
2	± 6.00	7.725, -4.863	7.33, -4.67	7.755, -4.917
3	± 1.50	2.285, -1.095	2.00, -1.00	2.292, -1.130

а) полный контакт

$$\begin{aligned}\sigma_{\theta}^{(k)} &= -\frac{4M}{(R_2 - R_1)^2 a_{22}^{(k)} D_{12}} \left(\zeta + \frac{K}{C} \right), \quad \sigma_{\theta\theta}^{(k)} = 0 \\ \sigma_r^{(k)} &= -\frac{2M}{(R_2 - R_1)^2 a_{22}^{(k)} D_{12}} \left[\left(\zeta^2 - \zeta_k^2 \right) + \frac{2K}{C} (\zeta - \zeta_k) \right] \\ D_{12} &= \frac{1}{h^3} \left[\frac{1}{3} \left(\frac{R_2^3}{a_{22}^{(2)}} - \frac{R_1^3}{a_{22}^{(1)}} \right) - \frac{1}{2} \left(\frac{R_2^2}{a_{22}^{(2)}} - \frac{R_1^2}{a_{22}^{(1)}} \right) \left(\frac{R_2 - R_1}{2} - \frac{Kh}{C} \right) \right]\end{aligned}\quad (3.4)$$

б) неполный контакт

Предположим, что трение между слоями отсутствует ($f(x) = 0$). Тогда

$$\begin{aligned}\sigma_{\theta}^{(k)} &= -\frac{16M}{(R_2 - R_1)^2 a_{22}^{(k)} D} \left(\zeta - \frac{1}{2} \zeta_k \right), \quad \sigma_{\theta\theta}^{(k)} = 0 \\ \sigma_r^{(k)} &= -\frac{8M}{(R_2^2 - R_1^2) a_{22}^{(k)} D} \zeta (\zeta - \zeta_k)\end{aligned}\quad (3.5)$$

Если слои имеют одинаковые физические и геометрические характеристики, то есть $h_1 = h_2$, $a_{\theta}^{(1)} = a_{\theta}^{(2)} = a_{\theta}$, то $D = \frac{2}{3} \frac{1}{a_{22}}$, $\zeta_2 = 1$, $\zeta_1 = -1$, а

максимальное значение $\sigma_{\theta}^{(k)}$ будет достигаться при $\zeta = \zeta_k$ и $\zeta = 0$ и будет равняться

$$|\sigma_{\theta}^{(k)}| = \frac{12M}{(R_2 - R_1)^2} \quad (3.6)$$

что в два раза больше значения нормального напряжения σ_{θ} для однослоиной полосы из такого же материала с общей толщиной $2h$. Таким образом, асимптотическим методом подтверждается известный факт, что однослоиная полоса (балка) способна в первом приближении выдержать

нагрузку в два раза большую, чем несвязанная двухслойная (неполный контакт, идеальное скольжение) [10].

ЛИТЕРАТУРА

1. Гольденвейзер А.Л. Построение приближенной теории изгиба пластинки методом асимптотического интегрирования уравнений теории упругости. - ПММ, 1962, т.26, вып.4, с.668-686.
2. Гольденвейзер А.Л. О двумерных уравнениях общей линейной теории тонких упругих оболочек. - В сб.: "Проблемы гидродинамики и механики сплошной среды". М.: Наука, 1969. 692с.
3. Агаловян Л.А. Асимптотическая теория анизотропных пластин и оболочек. - М.: Наука, Физматлит, 1997. 415с.
4. Зволинский Н.В., Шхинек К.Н. Континуальная модель слоистой упругой среды. - МГТТ, №1, 1984, с.5-14.
5. Агаловян Л.А., Хачатрян А.М. Асимптотический анализ напряженно-деформированного состояния анизотропной слоистой балки. - Изв. АН Арм. ССР, Механика, 1986, т.39, №2, с.3-14.
6. Багдасарян Ю.М., Хачатрян А.М. К определению напряженно-деформированного состояния анизотропной двухслойной балки с проскальзыванием. - В сб. "Актуальные проблемы неоднородной механики". Ереван, 1991, с. 55-60.
7. Багдасарян Ю.М., Хачатрян А.М. Исследование напряженно-деформированного состояния криволинейного стержня методом асимптотического интегрирования. - Изв. АН РА, Механика, 1991, т.44, №1, с.3-12.
8. Тимошенко С.П., Гудьер Дж. Теория упругости. - М.: Наука, 1979. 560 с.
9. Прочность. Устойчивость. Колебания. Справочник. Том 1. - М.: Машиностроение, 1968. 831с.
10. Феодосьев В.И. Сопротивление материалов. - М.: Наука, 1986. 512с.

Институт механики
НАН Армении

Поступила в редакцию
18.02.1999