

О СМЕШАННОЙ КРАЕВОЙ ЗАДАЧЕ ДЛЯ АНИЗОТРОПНОЙ ГЕОМЕТРИЧЕСКИ НЕЛИНЕЙНОЙ ТЕРМОУПРУГОЙ ПОЛОСЫ

А.Б.Товмасын

Из геометрически нелинейных уравнений теории упругости асимптотическим методом выведены уравнения, описывающие внутренне напряженно-деформированное состояние термоупругой полосы и найдены решения этих уравнений: Решена смешанная плоская задача для полосы-балки на нижней кромке которой заданы значения касательного напряжения и нормального компонента вектора перемещения, а на верхней продольной стороне заданы значения напряжений.

1. Классические статические краевые задачи полос, пластин и оболочек асимптотическим методом решены в [1,2]. Асимптотический метод использован для решения второй и смешанных краевых задач в линейной постановке в [2,3,4]. Первая краевая задача для анизотропного однослойного и двухслойного прямоугольников-полос, а также для ортотропной пластинки по геометрически нелинейной теории упругости решена в [5-7]. В работе [8] решен класс смешанных краевых задач для анизотропной полосы-балки по геометрически нелинейной теории упругости.

Требуется найти решение плоской задачи термоупругости анизотропного тела в области  $\Omega = \{(x, y): x \in [0, l], |y| \leq h, h \ll l\}$ , на продольных сторонах  $y = \pm h$  заданы условия.

$$v(-h) = \varepsilon^3 v(x), \sigma_{xy}(-h) = \varepsilon^4 \sigma_{xy}^*(x) \quad \left( \varepsilon = \frac{h}{l} \right) \tag{1.1}$$

$$\sigma_{xy}(h) = \varepsilon^2 \sigma_{xy}^*(x), \sigma_y(h) = \varepsilon^2 \sigma_y^*(x) \tag{1.2}$$

На полосу действуют заданные объемные силы с компонентами  $F_x(x, y), F_y(x, y)$  и температурные воздействия. Изменение температурного поля  $\Theta(x, y) = T - T_0$  считается известной, т.е. рассматривается несвязанная задача термоупругости, что вполне приемлемо в статических задачах. На торцах  $x = 0, l$  будем считать, что заданы статические или смешанные краевые условия теории упругости. В плоскости полосы анизотропия самая общая.

В нелинейных уравнениях [9,10] плоской задачи упругого анизотропного тела перейдем к безразмерным переменным  $\xi = x/l, \zeta = y/h$  и перемещениям  $U = u/l, V = v/l$ . В результате получим сингулярно-возмущенную малым параметром систему. Решение сформулированной выше краевой задачи складывается из внутреннего и типа пограничного слоя слагаемых.

Решение внутренней задачи отыскивается в виде рядов по степеням малого параметра [1-7]

$$Q = \varepsilon^q \sum_{s=0}^{\infty} \varepsilon^s Q^{(s)} \tag{1.3}$$

где  $Q$ -любое из напряжений или безразмерных перемещений,  $s$ -число приближений. Непротиворечивые значения  $q$  подбираются следующим образом:

$$q = 3 \text{ для } \sigma_x, \sigma_y, U, V, \quad q = 4 \text{ для } \sigma_{xy} \tag{1.4}$$

Эта асимптотика по сути не отличается от той, что применялась для решения той же задачи в линейной теории упругости [4], однако чтобы получить итерационный процесс, асимптотический

ряд (1.3) необходимо начинать с положительных степеней малого параметра. Асимптотике (1.4) соответствует выбор представлений (1.1), (1.2). Значения  $q$  в (1.4) получаются из соответствующих значений из линейной задачи [4], следующим образом:  $q_{\text{Нел}} = q_{\text{Лин}} + 4$ .

Вклад объемных сил и температурных воздействий в общем напряженном состоянии будет соизмерим с выделом поверхностных сил, т.е. соответствующие слагаемые будут входить в уравнения исходного приближения, если

$$F_x = l^{-1} \varepsilon^3 \sum_{s=0}^S \varepsilon^{(s)} F_x^{(s)}, F_y = l^{-1} \varepsilon^2 \sum_{s=0}^S \varepsilon^{(s)} F_y^{(s)}, \Theta = \varepsilon^3 \sum_{s=0}^S \varepsilon^{(s)} \Theta^{(s)} \quad (1.5)$$

В противном случае соответствующие величины войдут в уравнения для последующих приближений и в зависимости от принятой точности, возможно пренебрежения некоторыми из них.

Подставив (1.3) с учетом (1.4), (1.5) в преобразованные уравнения теории упругости и приравнявая в каждом уравнении коэффициенты при одинаковых степенях  $\varepsilon$ , для определения  $Q^{(s)}$  получим систему:

$$\begin{aligned} \frac{\partial \sigma_x^{(s)}}{\partial \xi} + \frac{\partial \sigma_{xy}^{(s)}}{\partial \zeta} + F_x^{(s)} + \sigma_1^{*(s)} &= 0 \\ \frac{\partial \sigma_{xy}^{(s)}}{\partial \xi} + \frac{\partial \sigma_y^{(s)}}{\partial \zeta} + F_y^{(s)} + \sigma_2^{*(s)} &= 0 \\ \frac{\partial U^{(s)}}{\partial \xi} &= a_{11} \sigma_x^{(s)} + a_{12} \sigma_y^{(s)} + a_{16} \sigma_{xy}^{(s)} - U_{\xi}^{(s-3)} - V_{\zeta}^{(s-3)} + \alpha_{11} \Theta^{(s)} \\ \frac{\partial V^{(s)}}{\partial \xi} &= a_{12} \sigma_x^{(s-1)} + a_{22} \sigma_y^{(s-1)} + a_{26} \sigma_{xy}^{(s-2)} - U_{\zeta}^{(s-3)} - V_{\xi}^{(s-3)} + \alpha_{22} \Theta^{(s-1)} \\ \frac{\partial U^{(s)}}{\partial \zeta} + \frac{\partial V^{(s-1)}}{\partial \xi} &= a_{16} \sigma_x^{(s-1)} + a_{26} \sigma_y^{(s-1)} + a_{66} \sigma_{xy}^{(s-2)} - U_{\xi\xi}^{(s-3)} - V_{\zeta\zeta}^{(s-3)} + \alpha_{12} \Theta^{(s-1)} \end{aligned} \quad (1.6)$$

$$\sigma_1^{*(s)} = \sigma_{11}^{(s-1)} + \sigma_{12}^{(s-1)}, \quad \sigma_2^{*(s)} = \sigma_{21}^{(s-1)} + \sigma_{22}^{(s-1)}$$

$$\sigma_{11}^{(s)} = \sum_{i=1}^s \left( \frac{\partial^2 U^{(i)}}{\partial \xi^2} \sigma_y^{(s-i)} + \frac{\partial U^{(i)}}{\partial \zeta} \frac{\partial \sigma_y^{(s-i)}}{\partial \zeta} \right) \quad (1.2; x, y, \xi, \zeta; U, V)$$

$$\sigma_{12}^{(s)} = \sum_{i=1}^s \left( \frac{\partial^2 U^{(i)}}{\partial \xi^2} \sigma_x^{(s-i)} + \frac{\partial U^{(i)}}{\partial \xi} \frac{\partial \sigma_x^{(s-i)}}{\partial \xi} + \frac{\partial U^{(i)}}{\partial \xi} \frac{\partial \sigma_{xy}^{(s-i)}}{\partial \zeta} + \frac{\partial U^{(i)}}{\partial \zeta} \frac{\partial \sigma_{xy}^{(s-i)}}{\partial \xi} + 2 \frac{\partial^2 U^{(i)}}{\partial \xi \partial \zeta} \sigma_{xy}^{(s-i)} \right)$$

$$U_{\xi}^{(s)} = \frac{1}{2} \sum_{i=1}^s \frac{\partial U^{(i)}}{\partial \xi} \frac{\partial U^{(s-i)}}{\partial \xi} \quad (U, V)$$

$$U_{\zeta}^{(s)} = \frac{1}{2} \sum_{i=1}^s \frac{\partial U^{(i)}}{\partial \zeta} \frac{\partial U^{(s-i)}}{\partial \zeta} \quad (U, V) \quad (1.7)$$

$$U_{\xi\xi}^{(s)} = \frac{1}{2} \sum_{i=1}^s \frac{\partial U^{(i)}}{\partial \xi} \frac{\partial U^{(s-i)}}{\partial \xi} \quad (U, V)$$

Решив систему (1.6), получим

$$\begin{aligned}
 V^{(s)} &= v^{(s)}(\xi) + v^{*(s)}(\xi, \zeta) \\
 U^{(s)} &= u^{(s)}(\xi) + u^{*(s)}(\xi, \zeta) \\
 \sigma_y^{(s)} &= \sigma_{y0}^{(s)}(\xi) + \sigma_y^{*(s)}(\xi, \zeta) \\
 \sigma_x^{(s)} &= \frac{1}{a_{11}} \frac{du^{(s)}}{d\xi} - \frac{a_{12}}{a_{11}} \sigma_{xy}^{(s)}(\xi) + \sigma_x^{*(s)}(\xi, \zeta) \\
 \sigma_{xy}^{(s)} &= -\frac{1}{a_{11}} \frac{d^2 u^{(s)}}{d\xi^2} \zeta + \frac{a_{12}}{a_{11}} \frac{d\sigma_{y0}^{(s)}}{d\xi} \zeta + \sigma_{xy0}^{(s)}(\xi) + \sigma_{xy}^{*(s)}(\xi, \zeta)
 \end{aligned} \tag{1.8}$$

где величины со звездочками для каждого приближения  $s$  известны функции от  $\xi, \zeta$ , если определены величины предыдущих приближений. Они определяются по рекуррентным формулам:

$$\begin{aligned}
 v^{*(s)} &= \int_0^\zeta (a_{12} \sigma_x^{(s-1)} + a_{22} \sigma_{yx}^{(s-1)} + a_{20} \sigma_{xx}^{(s-2)} + \alpha_{22} \Theta^{(s-1)}) d\zeta - \int_0^\zeta (U_\xi^{(s-2)} + V_\xi^{(s-2)}) d\zeta \\
 u^{*(s)} &= \int_0^\zeta \left( a_{10} \sigma_x^{(s-1)} + a_{20} \sigma_{yx}^{(s-1)} + a_{00} \sigma_{xx}^{(s-2)} + \alpha_{12} \Theta^{(s-1)} - \frac{\partial U^{(s-1)}}{\partial \zeta} \right) d\zeta - \int_0^\zeta (U_{\xi\xi}^{(s-3)} + V_{\xi\xi}^{(s-3)}) d\zeta \\
 \sigma_y^{*(s)} &= -\int_0^\zeta \left( \frac{\partial \sigma_{xy}^{(s-2)}}{\partial \xi} + F_y^{(s)} + \sigma_y^{*(s)} \right) d\zeta \\
 \sigma_{xy}^{*(s)} &= -\int_0^\zeta \left( \frac{\partial \sigma_x^{*(s)}}{\partial \xi} + F_{xy}^{*(s)} + \sigma_{xy}^{*(s)} \right) d\zeta \\
 \sigma_x^{*(s)} &= \frac{1}{a_{11}} \left( \frac{\partial u^{*(s)}}{\partial \xi} - a_{12} \sigma_y^{*(s)} - a_{10} \sigma_{yx}^{(s-1)} - \alpha_{11} \Theta^{(s)} \right) + \frac{1}{a_{11}} (U_\xi^{(s-3)} + V_\xi^{(s-3)})
 \end{aligned} \tag{1.9}$$

Решение (1.8) содержит четыре произвольные функции интегрирования  $\sigma_{xy0}^{(s)}, \sigma_{y0}^{(s)}, u^{(s)}, v^{(s)}$ , которые определяются после удовлетворения условиям (1.1)-(1.2). Удовлетворив этим условиям получим:

$$\begin{aligned}
 v^{(s)}(\xi) &= I^{-1} v^{(s)} - v^{*(s)}(\xi, -1) \\
 \sigma_{y0}^{(s)} &= \sigma_y^{-(s)} - \sigma_y^{*(s)}(\xi, 1) \\
 \sigma_{xy0}^{(s)} &= \frac{1}{2} [\sigma_{xy}^{-(s)} + \sigma_{xy}^{-(s)} - \sigma_{xy}^{*(s)}(\xi, -1) - \sigma_{xy}^{*(s)}(\xi, 1)]
 \end{aligned} \tag{1.10}$$

а также уравнение

$$\frac{1}{a_{11}} \frac{d^2 u^{(s)}}{d\xi^2} = R^{(s)} \tag{1.11}$$

для определения перемещения  $u^{(s)}$ . Здесь

$$\begin{aligned}
 R^{(s)} &= \frac{1}{2} (\sigma_{xy}^{-(s)} - \sigma_{xy}^{-(s)}) - \frac{1}{2} (\sigma_{xy}^{*(s)}(\xi, -1) - \sigma_{xy}^{*(s)}(\xi, 1)) + \frac{a_{12}}{a_{11}} \left( \frac{d\sigma_y^{-(s)}}{d\xi} - \frac{d\sigma_y^{*(s)}(\xi)}{d\xi} \right) \\
 \sigma_{xy}^{-(0)} &= \sigma_{xy}^{-(0)}, \quad \sigma_y^{-(0)} = \sigma_y^-, \quad v^{(0)} = v \\
 \sigma_{xy}^{-(s)} &= \sigma_y^{-(s)}, \quad v^{-(s)} = 0, \quad s > 0
 \end{aligned} \tag{1.12}$$

Таким образом, формулами (1.3), (1.4), (1.8)-(1.12) полностью определяются величины внутреннего напряженно-деформированного состояния. Отметим, что решение (1.8)-(1.12) в исходном приближении совпадает с решением той же задачи в линейной постановке [4]. Оно

содержит две произвольные постоянные, которые должны быть определены из условий  $x = 0, l$ .

Если ограничиться только решением внутренней задачи, эти условия могут быть удовлетворены лишь интегрально.

### *Ասիմպտոտ*

Ասիմպտոտիկ ինտեգրման մեթոդով առածգականության տեսության ոչ գծային հավասարումներից դուրս են բերված ջերմաառածգական շերտի ներքին լարվածա-դեֆորմացիոն վիճակը նկարագրող հավասարումներ և գտնված են այդ հավասարումների լուծումները: Շերտ-ուղղանկյան համար լուծված է խառը խնդիր, երբ նրա երկայնական կողմերից մեկի վրա տրված են շոշափող լարման և տեղափոխության վեկտորի նորմալ բաղադրիչի արժեքները, իսկ մյուս երկայնական կողմի վրա՝ լարումների արժեքները: Ստացված լուծումը սկզբնական մոտավորությամբ համընկնում է նույն խնդրի գծային դրվածքով լուծման հետ:

### *Резюме*

Методом асимптотического интегрирования из геометрически нелинейных уравнений теории упругости выведены уравнения, описывающие внутренне нагруженно-деформированное состояние термоупругой полосы и найдены решения этих уравнений. Решена смешанная задача для полосы-балки на нижней кромке которой заданы значения касательного напряжения и нормального компонента вектора перемещения, а на верхней продольной стороне заданы значения напряжений. Найденное решение в исходном приближении совпадает с решением той же задачи в линейной постановке.

### *Литература*

1. Гольдсвейзер А.Л. Теория тонких оболочек. М., 1976.
2. Агаловян Л.А. Асимптотическая теория анизотропных пластин и оболочек. М.: Наука, 1997.
3. Агаловян Л.А., Геворкян Р.С. Неклассические краевые задачи анизотропных слоистых балок, пластин и оболочек. Ер.: Издательство "Гитутюн" НАН РА, 2005. 468с.
4. Агаловян Л.А., Товмасын А.Б. О смешанной краевой задаче для ортотропной термоупругой полосы. // ДАН Армении. 1991, т. 92, N 2, С.76-81.
5. Агаловян Л.А., Хачатрян А.М. К решению первой краевой задачи для анизотропной полосы на основе геометрически нелинейной теории упругости. // Изв. Северо-Кавказского центра высшей школы. Сер. естесг. Наук. 2001. Спецвыпуск. С. 16-18.
6. Хачатрян А.М. К решению первой краевой задачи для анизотропной двухслойной полосы на основе геометрически нелинейной теории упругости. // В сб. "Оптимальное управление, устойчивость и прочность механических систем". Ер.: 2002. С. 213-218.
7. Хачатрян А.М., Товмасын А.Б. К решению первой краевой задачи для ортотропной пластины на основе геометрически нелинейной теории упругости. // Ученые Записки АрГУ. 2004, N1 (8), С.15-20.
8. Хачатрян А.М., Товмасын А.Б. Смешанные краевые задачи для однослойной анизотропной полосы-балки по геометрически нелинейной теории упругости. // Труды V Межд. конф. "Проблемы динамики взаимодействия деформируемых сред". 1-7 октября, Горис. 2005г. Ер.: Изд. "Гитутюн" НАН РА, 2005. С. 325-329.
9. Новожилов В.В. Основы нелинейной теории упругости. Л.-МОГИЗ. 1948.
10. Черных К.Ф., Литвиенкова З.Н. Теория больших упругих деформаций. Л.: Изд. ЛГУ. 1988.