

УДК 539.4

ЗАМАНОВ А.Д., СОЛТАНОВА С.М.

ОБ УСТОЙЧИВОСТИ УПРУГОГО ТЕЛА, АРМИРОВАННОГО ОДИНОЧНЫМ ПРЯМЫМ ВОЛОКНОМ С ОБОЛОЧКОЙ

В классической и современной механике исследование задачи устойчивости всегда играло большую роль. Этой проблеме посвящены работы многих авторов.

Одним из важнейших в этом направлении являются задачи об устойчивости армированных волокнами композитных тел.

В работах [4, 5] исследована задача устойчивости одиночного волокна в упругой матрице. В работах [1, 2] проведено исследование устойчивости двух волокон в упругой матрице. Наличие оболочки у волокна с механической точки зрения имеет важное значение, ибо оно сильно влияет на параметры устойчивости волокна в матрице, например, на значения критической деформации. Но до сих пор наличие оболочки у волокна не учитывалось.

В данной работе на основе трехмерной линейризованной теории устойчивости упругих тел исследован процесс устойчивости одиночного упругого волокна, имеющего оболочку из другого материала, в изотропной упругой матрице. При этом на контакте волокна и оболочки, а также оболочки и матрицы предполагаются непрерывными как усилия, так и перемещения. Следуя обозначениям, принятым в [6, 7], эти условия представляются в виде:

$$\begin{aligned}
 \left. \begin{matrix} P_r^{вол} \\ \theta \\ 3 \end{matrix} \right|_{r=a} &= \left. \begin{matrix} P_r^{обол} \\ \theta \\ 3 \end{matrix} \right|_{r=a}, & \left. \begin{matrix} U_r^{вол} \\ \theta \\ 3 \end{matrix} \right|_{r=a} &= \left. \begin{matrix} U_r^{обол} \\ \theta \\ 3 \end{matrix} \right|_{r=a} \\
 \left. \begin{matrix} P_r^{обол} \\ \theta \\ 3 \end{matrix} \right|_{r=a+h} &= \left. \begin{matrix} P_r^M \\ \theta \\ 3 \end{matrix} \right|_{r=a+h}; & \left. \begin{matrix} U_r^{обол} \\ \theta \\ 3 \end{matrix} \right|_{r=a+h} &= \left. \begin{matrix} U_r^M \\ \theta \\ 3 \end{matrix} \right|_{r=a+h}
 \end{aligned} \tag{1}$$

Здесь приняты следующие обозначения: a - радиус волокна; h - толщина оболочки; P_r, P_θ, P_3 - проекции усилия на оси и, в свою очередь, U_r, U_θ, U_3 - радиальное, трансверсальное и осевое перемещения.

Для сжимаемых тел при малых докритических деформациях соотношения между усилиями и перемещениями имеют вид:

$$\begin{aligned}
 P_r &= (a_{11} + \sigma_{11}) \frac{\partial U_r}{\partial r} + a_{12} \left(\frac{1}{r} \frac{\partial U_\theta}{\partial \theta} + \frac{1}{r} U_r \right); \\
 P_\theta &= \mu_{12} \left[(1 + \sigma_{11} \mu_{12}^{-1}) \frac{\partial U_\theta}{\partial r} + \frac{1}{r} \frac{\partial U_r}{\partial \theta} - \frac{1}{r} U_\theta \right]; \\
 P_3 &= \mu_{13} \left[\frac{\partial U_r}{\partial x_3} + (1 + \sigma_{11} \mu_{13}^{-1}) \frac{\partial U_3}{\partial r} \right];
 \end{aligned} \tag{2}$$

$$\text{где } U_r = \frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial r} \Psi - \frac{\partial^2}{\partial r \partial x_3} \mathcal{X};$$

$$U_\theta = -\frac{\partial}{\partial r} \Psi - \frac{1}{r} \frac{\partial^2}{\partial \theta \partial x_3} \mathcal{X};$$

$$U_3 = A \left(\Delta + B \frac{\partial^2}{\partial x_3^2} \right) \mathcal{X}.$$

$$\Delta = \frac{\partial^2}{\partial r^2} + \frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial r} + \frac{1}{r^2} \frac{\partial^2}{\partial \theta^2} \tag{3}$$

$$A = \frac{a_{11}}{a_{13} + \mu_{13}}; \quad B = \frac{\mu_{13} + \sigma_{33}}{a_{11}}$$

Функции Ψ и \mathcal{X} являются решением уравнений (3), которые для матрицы представлены в виде:

$$\begin{aligned}
 \Psi &= \gamma \sin \gamma x_3 A_1 K_1(\xi_1 \gamma r) \sin \theta \\
 \mathcal{X} &= \cos \gamma x_3 [B_1 K_1(\xi_2 \gamma r) + C_1 K_1(\xi_3 \gamma r)] \cos \theta;
 \end{aligned} \tag{4}$$

для оболочки волокна:

$$\begin{aligned}
 \Psi^{(1)} &= \gamma \sin \gamma x_3 [A_1^{(1)} I_1(\xi_1^{(1)} \gamma r) + A_2^{(1)} K_1(\xi_1^{(1)} \gamma r)] \sin \theta \\
 \mathcal{X}^{(1)} &= \cos \gamma x_3 [B_1^{(1)} I_1(\xi_2^{(1)} \gamma r) + B_2^{(1)} K_1(\xi_2^{(1)} \gamma r) + C_1^{(1)} I_1(\xi_3 \gamma r) + \\
 &\quad + C_2^{(1)} K_1(\xi_3^{(1)} \gamma r)] \cos \theta
 \end{aligned} \tag{5}$$

для волокна:

$$\begin{aligned}
 \Psi^{(0)} &= \gamma \sin \gamma x_3 A_1^{(0)} I_1(\xi_1^{(0)} \gamma r) \sin \theta \\
 \mathcal{X}^{(0)} &= \cos \gamma x_3 [B_1^{(0)} I_1(\xi_2^{(0)} \gamma r) + C_1 I_1(\xi_3^{(0)} \gamma r)] \cos \theta;
 \end{aligned} \tag{6}$$

где $I_n(x)$ - функции Бесселя чисто мнимого аргумента;

$K_n(x)$ - функции Макдональда;

$A_n, A_n^{(1)}, A_n^{(0)}$ и $B_n, B^{(1)}, B^{(0)}$ - неизвестные постоянные;

$\gamma = \frac{\pi}{l}$, $\chi = \pi R/l$, χ - параметр волнообразования;

l - длина поперечной формы потери устойчивости;

$$\frac{\pi}{l}(a+h) = \frac{\pi}{l}a + \frac{\pi}{l}h = \chi + \chi_1$$

Значения величин A, B и постоянные ξ_i ($i=1,2,3$) для второго варианта теории малых докритических деформаций взяты из [7].

$$\sigma_{11} = \sigma_{12} = 0, \quad \sigma_{33}^M = E^M \varepsilon, \quad \sigma_{33}^{обол} = E^{обол} \varepsilon, \quad \sigma_{33}^{вол} = E^{вол} \varepsilon.$$

Здесь E^M , $E^{обол}$, $E^{вол}$ - модули упругости матрицы, оболочки и волокна; ε - минимальное укорочение, которое мы называем критической деформацией [7].

В уравнениях (2) и (3) выражения для коэффициентов системы уравнения a_{11} , a_{12} , a_{13} ; μ_{12} , μ_{13} определяются согласно [7].

Подставляя (4), (5), (6) последовательно в (3) и (2), решаем уравнение (1), после некоторых преобразований получаем систему двенадцати алгебраических уравнений с двенадцатью неизвестными постоянными. Тогда из условия существования нетривиальных решений получаем характеристическое уравнение в форме

$$\det \|\alpha_{ij}\| = 0, \quad i, j = \overline{1, 12} \quad (7)$$

Ввиду громоздкости выражения для α_{ij} здесь не приводятся. Ввиду невозможности аналитического решения характеристического уравнения оно решалось численно. В таблице 1 приведены полученные значения критической деформации для различных значений толщины оболочки при $E^{вол} = 10^2 \cdot E^{обол}$, $E^{обол}/E^M = 50$. Как следует из данных, приведенных в этой таблице, с ростом толщины оболочки значения критической деформации уменьшаются. Нужно отметить, что это уменьшение незначительно при малости отношения $H\pi/l$. С ростом этого отношения значение критической деформации сильно понижается. Влияние отношения модулей упругости оболочки и матрицы на значение критической деформации определяется данными таблицы 2. Там принято $E^{вол} = 10^2 \cdot E^{обол}$, $H\pi/l = 0,25$. С ростом отношений $E^{обол}/E^M$ значение критической деформации увеличивается и при малых значениях этих отношений это увеличение более существенное.

Таблица 1.

$$E^{вол} = 10^2 \cdot E^{обол}, \quad E^{обол}/E^M = 50.$$

$H\pi/l$	0.05	0.15	0.25	0.35	1.0	1.5	2.0	5.0
ε	0.08515	0.08484	0.08451	0.08416	0.07652	0.06102	0.04429	0.04124

Таблица 1'.

$$E^{вол}/E^{обол} = 50 \quad \text{и} \quad E^{обол}/E^M = 2.$$

$H\pi/l$	0.05	0.15	0.25	0.35	0.5	1.0	1.5	2.0	5.0
ε	0.09632	0.0948	0.0933	0.09248	0.08968 5	0.08968 82	0.0745	0.0684	0.04087

Таблица 2.

$$E^{вол}/E^{обол} = 100, \quad \frac{h}{r} = 0.25$$

$E^{обол}/E^M$	5	10	20	50	100
ε	0.0780	0.0817	0.0844	0.0845	0.0848

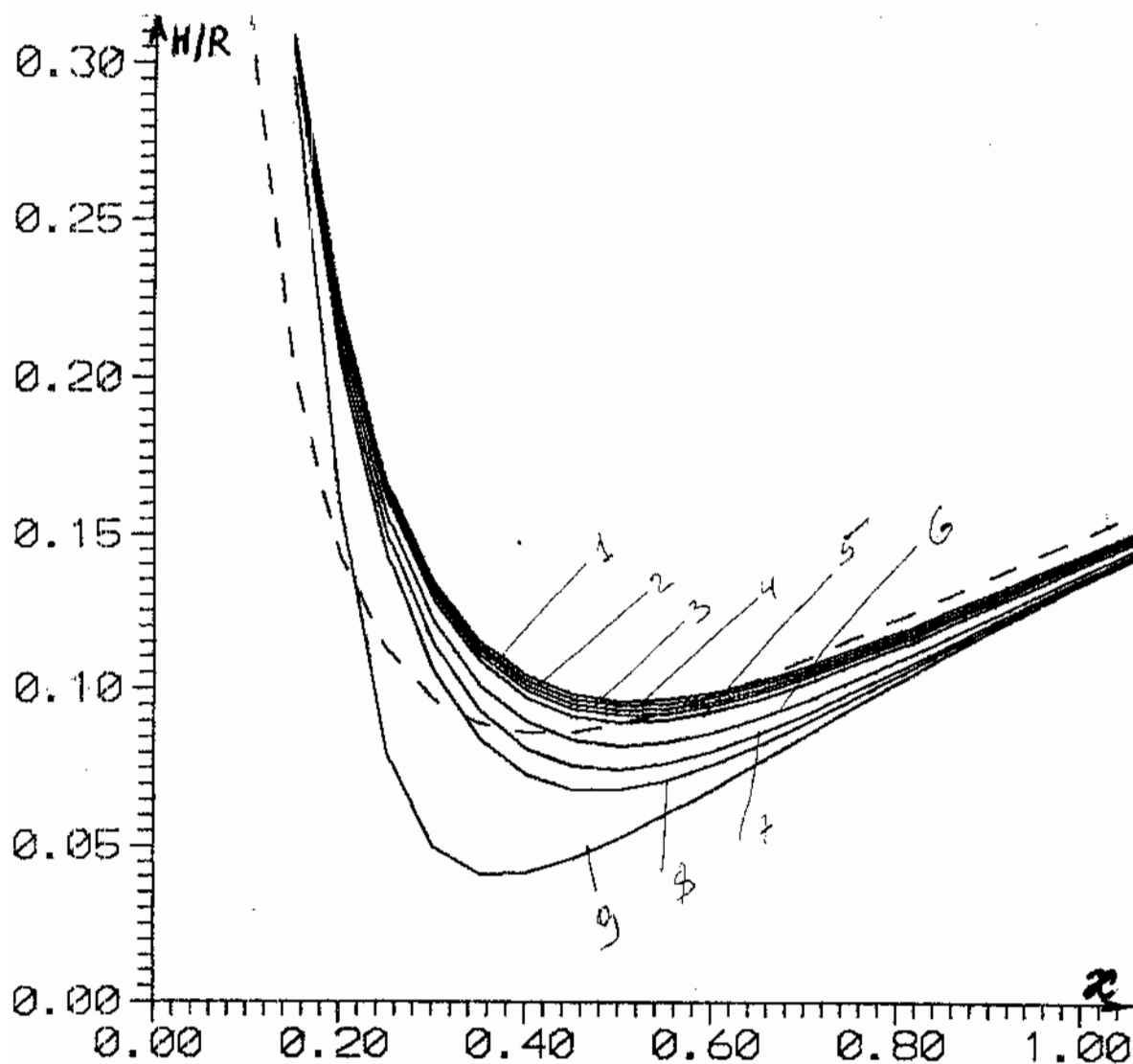
На рисунке приведены сравнительные графики зависимости критической деформации ε от относительной толщины оболочки H для различных отношений модулей упругости, построенные на основе данных таблиц 1, 1', а также других значений модулей упругости:

$$E^{вол}/E^{обол} = 50, \quad E^{вол}/E^M = 5, 10, 20, 50.$$

$$E^{вол}/E^{обол} = 100, \quad E^{вол}/E^M = 5, 10, 20, 50, 100.$$

$$E^{вол}/E^{обол} = 50, \quad E^{вол}/E^M = 0,1; 0,5.$$

Для сравнения там же приведена кривая (пунктирная) для случая отсутствия оболочки у волокна.



Литература

- [1]. Акбаров С.Д. *Об устойчивости двух волокон в матрице при малых деформациях.* Прикладная механика, 1981, т. XVII, В.6, с.129-131.
- [2]. Акбаров С.Д. *О потере устойчивости двух волокон в упругой матрице при высокоэластических деформациях.* Прикладная механика, 1981, т. XVII, В.7, с. 30-35.
- [3]. Бабич И.Ю., Гузь А.Н. *К теории упругой устойчивости сжимаемых и несжимаемых композитных сред.* Механика полимеров, 1972, №2, с. 267-275.
- [4]. Бабич И.Ю., Гузь А.Н. *Трехмерная задача об устойчивости волокна в матрице при высокоэластических деформациях.* Изв. АН СССР, Механика твердого тела, 1973, №3, с. 44-48.
- [5]. Бабич И.Ю. *Об устойчивости волокна в матрице при малых деформациях.* Прикладная механика, 1973, т. 9, В. 4, с. 29-35.
- [6]. Гузь А.Н. *О линеаризованных задачах теории упругости.* Прикладная механика, 1970, т. 6, В. 2, с.3-11.
- [7]. Гузь А.Н. *Устойчивость трехмерных деформируемых тел.* К.: Наукова думка, 1971, с. 276.
- [8]. Ватсон Дж.Н. *Теория бесселевых функций.* 4. I.- М.: ИЛ., 1949, с.798.

Soltanova S.M.

**ÖRTÜKLÜ BİR DÜZ LİFLƏ ARMİRƏ
OLUNMUŞ ELASTİKİ CİSMİN DAYANIQLIĞI**

Məqalədə elastiki cisimlərin xətti rəşdirilmiş üçölçülü dayanıqlıq nəzəriyyəsi əsasında izotrop elastiki matrisdə digər materialdan olan bir elastiki lifin dayanıqlıq məsələsi tədqiq edilir.

Soltanova S.M.

**ON STABILITY OF ELASTIC BODY,
ARMOURED BY A SINGLE STRAIGHT
FIBRE WITH A COVER**

In this work on the base of three-dimensional linearized theory of stability of elastic bodies the process of stability of a single elastic fibre, which have a cover from the other material, in the izotrop elastic matrix has been investigated.