

УДК 539.3

ПРОЕКТИРОВАНИЕ ОПТИМАЛЬНОЙ СЖАТОЙ  
ЦИЛИНДРИЧЕСКОЙ ОБОЛОЧКИ ИЗ КОМПОЗИЦИОННОГО  
МАТЕРИАЛА (КМ) ПРИ ОГРАНИЧЕНИЯХ НА ПРОЧНОСТЬ  
И УСТОЙЧИВОСТЬ

ГЛУНИ В. В.

В работе для цилиндрической оболочки при заданных габаритных размерах ( $l$ —длина,  $R$ —радиус), сжатой силой  $P$  приводится решение следующей задачи: найти оболочку наименьшей постоянной толщины  $h$  при требовании одновременного обеспечения прочности и устойчивости.

Предполагается, что оболочка изготовлена из монослоя ортотропного КМ, уложенных поочередно под углами  $\varphi$  к оси оболочки.

1. Предварительно рассматривается задача определения толщины оболочки  $h_{пр}$  из условия прочности при заданном значении сжимающей силы  $P$ . Для простоты выкладки условие прочности принимается в простейшей форме [1]

$$\frac{\sigma_{11}^2}{\sigma_{B1}^2} + \frac{\sigma_{22}^2}{\sigma_{B2}^2} - \frac{\sigma_{11}\sigma_{22}}{\sigma_{B1}^2} + \frac{\sigma_{12}^2}{\sigma_{B0}^2} \leq 1 \quad (1.1)$$

где

$$\sigma_{11} = -\frac{P}{2\pi R h} (\cos^2 \varphi + l \sin 2\varphi), \quad \sigma_{22} = -\frac{P}{2\pi R h} (\sin^2 \varphi - l \sin 2\varphi) \quad (1.2)$$

$$\sigma_{12} = \frac{P}{2\pi R h} \left( \frac{1}{2} \sin 2\varphi - l \cos 2\varphi \right), \quad L = \frac{B_{10} B_{22} - E_{12} B_{20}}{B_{11} B_{22} - B_{12}^2}$$

$\sigma_{ik}$ —напряжения в главных физических направлениях монослоя,  $\sigma_{B1}$ ,  $\sigma_{B2}$ ,  $\sigma_{B0}$ —допустимые напряжения;  $B_{ik}$ —коэффициенты упругости монослоя в главных геометрических направлениях, выражающиеся через коэффициенты упругости монослоя в главных физических направлениях  $B_{ik}^0$  обычными формулами поворота [2—4].

Следует отметить, что алгоритм решения задачи допускает использование и более сложных условий взамен (1.1).

Из условия прочности (1.1) при (1.2) получается следующее значение расчетной толщины оболочки:

$$h_{пр} = \frac{A(\varphi)}{2\pi R \sigma_{B1}} P \quad (1.3)$$

где

$$A(\varphi) = \left[ (\cos^2\varphi + L \sin 2\varphi)(\cos 2\varphi + 2L \sin 2\varphi) + \frac{3^2}{2^2 R^2} (\sin^2\varphi - L \sin 2\varphi)^2 + \frac{3^2}{2^2 R^2} \left( \frac{1}{2} \sin 2\varphi - L \cos 2\varphi \right)^2 \right]^{1/2} \quad (1.4)$$

причем,

$$h_{\varphi}^0 = \min h_{np}(\varphi) = h_{np}(0) = \frac{P}{2^2 R^2 \sigma_1} \quad (1.5)$$

2. Ниже рассматривается задача проектирования оптимальной оболочки при совместных ограничениях на прочность и устойчивость и зависимости от длины оболочки.

а. *Оболочка средней длины.* В случае шарнирного закрепления торцов оболочки, сжатой силой  $P$ , для расчетной толщины из условия устойчивости получается [5]

$$h_{\text{уст}} = \sqrt{\frac{3P^2}{4^2(B_{11}B_{22} - B_{12}^2)}} \quad (2.1)$$

при  $B_3 > B_2$  и

$$h_{\text{уст}} = \sqrt{\frac{3P^2(2\sqrt{B_{11}B_{22}} + B_3)}{4^2(B_{11}B_{22} - B_{12}^2)(2\sqrt{B_{11}B_{22}} + B_3)}} \quad (2.2)$$

при  $B_3 < B_2$ .

Здесь приняты обозначения

$$B_3 = (B_{22} + 2I^2/c), \quad B_1 = \frac{B_{11}B_{22} - B_{12}^2}{B_{22}} - 2B_{31} \quad (2.3)$$

Наибольшее по  $\varphi$  значение  $h_{\text{уст}}$  достигается для того значения  $\varphi = \varphi_0$ , при котором  $P_2 = P_1$  и

$$h_{\text{уст}}^0 = \min_{\varphi} h_{\text{уст}}(\varphi) = \sqrt{\frac{3P^2}{4^2(B_{21}(\varphi_0) B_{22}(\varphi_0) - I_{22}^2(\varphi_0) / I)}} \quad (2.4)$$

где

$$\varphi_0 = \frac{1}{2} \arccos \left[ \frac{1}{2} \frac{A - \sqrt{A^2 - B}}{B} \right], \quad \varphi_0 \in [0; 90] \quad (2.5)$$

$$A = \frac{1}{16\sigma_1^2} [B_{11}^0 B_{22}^0 - (B_{12}^0)^2 - (B_{11}^0 + B_{22}^0 + 2B_{22}^0) B_{31}^0 - 4(B_{12}^0 + 3B_{31}^0) I_2]$$

$$B = \frac{1}{8\sigma_1^2} [B_{11}^0 B_{22}^0 - (B_{12}^0)^2 - (B_{11}^0 + B_{22}^0) B_{31}^0], \quad I_2 = \frac{1}{4} [B_{11}^0 + B_{22}^0 - 2(B_{12}^0 + 2B_{31}^0)]$$

Нетрудно показать, что на отрезке  $[0; P_1]$  истинным является ограничение на устойчивость расчетная толщина  $h_1 = h_{\text{уст}}^0 = h_{\text{уст}}(\varphi_0)$

определяется по формуле (2.4), а оптимальный угол  $\varphi_0$  — по формуле (2.5).

Здесь  $P_1$  определяется из условия  $h_{cr}^c = h_{cr}(\varphi_0) = h_{cr}(\varphi_0)$

$$P_1 = \frac{2\pi R^2 \sigma_{11}^c}{\sigma^2(\varphi_0)} \sqrt{\frac{3}{B_{11}(\varphi_0)B_{33}(\varphi_0) - B_{13}^2(\varphi_0)}} \quad (2.6)$$

При  $P \geq P_2$  активным является ограничение на прочность. Расчетная толщина  $h_{cr} = h_{cr}^0 = h_{cr}(0)$  определяется по формуле (1.5). Значение  $P_2$  определяется из условия  $h_{cr}^c = h_{cr}(0) = h_{cr}(0)$

$$P_2 = 2\pi R^2 \sigma_{11}^c \sqrt{\frac{3[2\sqrt{\sigma_{11}^c \sigma_{33}^c} - \sigma(0)]}{[B_{11}^0 B_{33}^0 - (B_{13}^0)^2] + [2\sqrt{B_{11}^0 B_{33}^0} - B_{13}^0] \sigma(0)}} \quad (2.7)$$

В интервале  $(P_1; P_2)$  оптимальный угол склейки мембран в пакете оболочки по толщине определяется из условия

$$h_{cr}(\varphi) = h_{cr}(\varphi) \quad (2.8)$$

В табл. 1 для оболочки, изготовленной из однонаправленного стеклопластика с характеристиками [16]

$$B_{11}^0 = 0,33 \cdot B_{11}^0, \quad B_{33}^0 = 0,082 \cdot B_{33}^0, \quad B_{13}^0 = 0,17 \cdot B_{13}^0$$

$$\sigma_{11}^c = 1,9 \cdot 10^{-2} \cdot B_{11}^0, \quad \sigma_{33}^c = 0,27 \cdot 10^{-2} \cdot B_{33}^0, \quad \sigma = 0,075 \cdot 10^{-2} \cdot B_{11}^0$$

приводятся значения  $h_{cr}$  и  $\varphi_{opt}$  в зависимости от  $P$ .

Таблица 1

$P$	0.451	0.615	0.965	1.49	2.37	3.93	6.67	10.8	13.4	16.0
$\bar{h}$	1.15	1.44	1.75	2.25	2.80	3.73	4.95	6.35	7.11	8.49
$\varphi$	19	19	16	13.6	10.8	8.1	5.4	2.7	0	0

Здесь введены обозначения

$$\bar{P} = \frac{10^4 P}{2\pi R_{11}^0 R^2}, \quad \bar{h} = 100 \frac{h}{R}$$

Отметим, что в рассмотренном примере

$$\bar{P}_1 = 0.615, \quad \bar{h}_1 = 1.44; \quad \bar{P}_2 = 13.4, \quad \bar{h}_2 = 7.11$$

6. *Короткие оболочки.* В случае весьма коротких оболочек ( $DR \ll 1$ )

$$h_{cr} = \frac{1}{\pi} \sqrt{\frac{6PR^2}{R B_{33}(\varphi)}}, \quad h_{np} = \frac{PR(\varphi)}{2\pi R \sigma_{33}} \quad (2.9)$$

и очевидно, что  $h_{y,c1}(\varphi)$  и  $h_{y,p}(\varphi)$  достигают своих наименьших значений при  $\varphi=0$ . Таким образом, оптимальным углом укладки монослоев является угол  $\varphi=0$  для всех  $P$ , причем расчетная толщина

$$h_p = h_{y,c1}(0) = \frac{1}{2\pi} \sqrt{\frac{6P l^2}{R B_{11}^0}} \quad \text{при } P \leq P_1 \quad (2.10)$$

$$h_p = h_{y,p}(0) = \frac{P}{2\pi R \varepsilon_{m1}} \quad \text{при } P > P_1 \quad (2.11)$$

где  $P_1$  определяется из условия  $h_{y,c1}(0) = h_{y,p}(0)$

$$P_1 = 4Rl\varepsilon_{m1} \sqrt{\frac{3\varepsilon_{m1}}{B_{11}^0}} \quad (2.12)$$

в. *Длинные оболочки.* В случае длинных оболочек [7–9]

$$h_{y,c1} = \sqrt{\frac{5P}{2\pi \sqrt{3B_{11}(\varphi)B_{22}(\varphi)}}} \quad (2.13)$$

При

$$B_{11}^0 B_{22}^0 \geq \frac{1}{16} [B_{11}^0 + B_{22}^0 + 2(B_{12}^0 + 2B_{66}^0)]^2$$

наименьшее по  $\varphi$  значение  $h_{y,c1}$  достигается при  $\varphi=0$  и  $\varphi=90^\circ$

$$\min_{\varphi} h_{y,c1}(\varphi) = \sqrt{\frac{5P}{2\pi \sqrt{B_{11}^0 B_{22}^0}}} \quad (2.14)$$

Так как

$$h_{y,p}(\varphi) = \frac{PA(\varphi)}{2\pi R \varepsilon_{m1}}$$

принимает наименьшее значение при  $\varphi=0$ , то очевидно  $\varphi_{opt}=0$  для всех  $P$ , причем

$$h_p = h_{y,c1}(0) = \sqrt{\frac{5P}{2\pi \sqrt{B_{11}^0 B_{22}^0}}} \quad \text{при } P \leq P_1 \quad (2.15)$$

и

$$h_p = h_{y,p}(0) = \frac{P}{2\pi R \varepsilon_{m1}} \quad \text{при } P > P_1 \quad (2.16)$$

где

$$P_1 = \frac{10\pi R^2 \varepsilon_{m1}^2}{\sqrt{3B_{11}^0 B_{22}^0}} \quad (2.17)$$

В случае, когда

$$B_{11}^0 B_{22}^0 < \frac{1}{16} [B_{11}^0 + B_{22}^0 + 2(B_{12}^0 + 2B_{66}^0)]^2$$

наименьшее по  $\varphi$  значение  $h_{y,c1}(\varphi)$  достигается при  $\varphi=45^\circ$ . Картина

усложняется и становится похожей на случай оболочки средней длины. В этом случае при  $0 < P \leq P_1$

$$h_p = h_{scr}(45) = \sqrt{\frac{10P}{\sqrt{3} - [B_{11}^0 + B_{22}^0 + 2(B_{12}^0 - 2B_{\sigma\sigma}^0)]}} \quad (2.18)$$

а при  $P > P_1$

$$h_p = h_{np}(\varphi) = \frac{P}{2\pi R z_{\sigma\sigma}} \quad (2.19)$$

где

$$P_1 = \frac{40\pi R^2 z_{\sigma\sigma}^2}{\sqrt{3} A(45) [B_{11}^0 + B_{22}^0 + 2(B_{12}^0 + 2B_{\sigma\sigma}^0)]}; \quad P_2 = \frac{10\pi R^2 z_{\sigma\sigma}^2}{\sqrt{3} B_{11}^0 B_{22}^0} \quad (2.20)$$

Для каждого  $P$  из интервала  $(P_1, P_2)$  оптимальный угол  $\varphi_{opt}$  определяется из условия  $h_{scr}(\varphi) = h_{np}(\varphi)$ , причем  $0 < \varphi_{opt} < 45$ .

г. *Весьма длинные оболочки.* В этом случае наименьшие значения  $h_{scr}$  и  $h_{np}$  достигаются при  $\varphi = 0$  и

$$h_{scr} = \frac{Pl^2}{2R^2 E_1(0)}, \quad h_{np} = \frac{P}{2\pi R z_{\sigma\sigma}} \quad (2.21)$$

Здесь при

$$\frac{l}{R} = \pi \sqrt{\frac{E_1}{z_{\sigma\sigma}}}$$

получается, что  $h_{scr} = h_{np}$ . В других случаях

$$h_p = h_{scr} \quad \text{при} \quad \frac{l}{R} > \pi \sqrt{\frac{E_1}{z_{\sigma\sigma}}}, \quad h_p = h_{np} \quad \text{при} \quad \frac{l}{R} < \pi \sqrt{\frac{E_1}{z_{\sigma\sigma}}}$$

## OPTIMAL DESIGN OF THE COMPRESSED CYLINDRICAL SHELL FROM COMPOSITE MATERIAL UNDER RESTRICTIONS ON STABILITY AND STRENGTH

V. V. GNUNY

ԿՈՒՊՈՉԻՑԻՈՆ ԵՅՈՒԹԻՅ (ԿԵ) ՓՈՒՏՔՈՒՏՎԱԾ ՍԵՂՄՎԱԾ ԹՈՒՏԻՄԱԿ ՊԼԱՆԱՅԻՆ ԹՈՂԱՆԹԻ ԵՎՈՒԳՆՈՒԹԻՐՔ ՍԵՐՈՒԹՅԱՆ ԵՎ ԿՆՅՈՒՆՈՒԹՅԱՆ ՍԵՂՄՈՒՆՈՒԿՈՒԹՅՆԵՐԻ ԳԵՊՐՈՒԹՅՈՒՆ

Վ. Վ. ԳՆՈՒՆԻ

Աշխատանքում ստացված է կոմպոզիցիոն նյութից պատրաստված սեղմված փակ գլանային թաղանթի սպախման շտրայի թր. ամրության և կայունության սահմանափակումների գեոմետրիա: Ենթադրվում է, որ թաղանթը պատ-

բաժանված է օրիտարույ կամպոզիցիոն նյութի տարրական շերտերից, որոնք մեկընդմեջ դասավորված են թաղանթի առանցքի նկատմամբ  $\pm\varphi$  անկյան տակ: Կախված թաղանթի երկարությունից՝ գտնված են փոքրագույն հաստատուն շաստոթյան թաղանթ, երա կառուցվածքը որոշող  $\varphi$  անկյան ուղ-տիվույ արժեքը և տրված սահմանափակումների ակտիվության տիրույթ-ները:

## ЛИТЕРАТУРА

1. Малмейстер А. К., Гиман В. И., Тетеря Г. А. Сопротивление полимерных и композиционных материалов—Рига: Зинатне, 1980. 572 с.
2. Амбарцумян С. А. Обычная теория анизотропных оболочек.—М.: Наука, 1974. 446 с.
3. Лехницкий С. Г. Анизотропные пластики.—М.: Гостехиздат, 1957. 463 с.
4. Саркисян В. С. Некоторые задачи математической теории упругости анизотропного тела—Ереван. Изд-во ЕГУ, 1976. 534 с.
5. Гурин В. В. Проектирование оптимальной обмотки цилиндрической оболочки из композиционного материала. Учен. записки ЕГУ, естественные науки, 1989. № 3.
6. Jones R. M. Mechanics of composite materials.—New York: Mc Grow-Hill, 1975. 132 p.
7. Вольмир А. С. Устойчивость упругих систем.—М.: Физматлит, 1963. 879 с.
8. Алфутян Н. А. Основы расчета на устойчивость упругих систем.—М.: Машиностроение, 1978. 312 с.
9. Васильев В. В. Механика конструкций из композиционных материалов.—М.: Машиностроение, 1988. 263 с.

Երևանский Госуниверситет

Поступила в редакцию  
17.VIII.1989