

6 • 2011

MEXAHIKA

УДК 539.3

© 2011

В.И. Бабенко

К оптимизации формы строго выпуклой оболочки, жестко закрепленной вдоль плоского края при внешнем давлении

(Представлено академиком НАН Украины Е. Я. Хрусловым)

Серед розглянутих у роботі оболонок знайдено таку, що має найбільше значення асимптотики критичного тиску.

1. Ранее [1] автором было установлено, что среди односвязных, строго выпуклых жестко закрепленных оболочек с высотой H и с плоским краем, ограничивающим область площадью S, наибольшее асимптотическое значение внешнего критического давления имеет сегмент веретенообразной оболочки вращения. В данной работе ставится задача об отыскании среди односвязных, строго выпуклых, жестко закрепленных оболочек с высотой H и с заданным краем ∂F такой оболочки, для которой асимптотическое значение внешнего критическое значение внешнего критическое значение внешнего критического давления будет наибольшим. Задача рассматривается в классе оболочек, очерченных по поверхностям второго порядка, т. е. срединная поверхность F оболочки — либо эллипсоид, либо эллиптический параболоид, либо двуполостной гиперболоид. Считается, что край ∂F рассматриваемой оболочки плоский и что он лежит в плоскости, ортогональной оси симметрии поверхности F. Материал оболочки — линейно-упругий, однородный, изотропный. Оболочка находится под действием равномерного внешнего давления P.

Далее мы ограничимся рассмотрением только достаточно тонких оболочек с тем, чтобы напряженно-деформированное состояние равновесия оболочки можно было считать в известной степени близким к безмоментному всюду, кроме некоторой области краевого эффекта у края ∂F . Поэтому будем исходить из результатов исследований [2, 3]. Именно, с учетом изотропности материала оболочки, равномерности внешнего давления и жесткого закрепления оболочки вдоль края из формулы (4.2) и из выводов п. 5 работы [3] заключаем, что для асимптотического значения P_* критического давления имеет место следующее выражение:

$$P_* = \min_{(F)} \frac{2\overline{e}K}{1 + [1 - 4K(T_1^1 T_2^2 - T_1^2 T_2^1)/P^2]^{1/2}},\tag{1}$$

ISSN 1025-6415 Reports of the National Academy of Sciences of Ukraine, 2011, № 6

где $\overline{e} = 2E\delta^2/\sqrt{12(1-\nu^2)}$; K — гауссова кривизна поверхности F, минимум берется по всем внутренним точкам срединной поверхности F; δ — толщина оболочки; E и σ — модуль Юнга и коэффициент Пуассона материала оболочки; T^{β}_{α} — смешанные компоненты тензора усилий, определяемого из линейных уравнений безмоментной теории оболочек при условии, что рассматриваемая оболочка находится под действием равномерного внешнего давления P и что вдоль края тангенциальные составляющие смещения точек срединной поверхности F равны нулю (см. краевые условия (5.3) работы [3]). Здесь и далее, если особо не оговорено, греческие индексы пробегают значения 1 и 2, а латинские — 1, 2, 3.

Так же, как в случае эллипсоидальных оболочек [4], при определении компонент тензора усилий воспользуемся методом подобия при афинных преобразованиях [5].

2. Введем декартову систему координат x^1 , x^2 , x^3 , приняв за ось x^3 ось симметрии поверхности F, перпендикулярную плоскости края ∂F , а за координатные плоскости $x^{\alpha} = 0$ – плоскости симметрии поверхности F. Преследуя единообразие изложения для различных форм рассматриваемых оболочек, отнесем F к гауссовой криволинейной системе координат ξ^1 , ξ^2 так, чтобы параметрическое задание поверхности F имело вид:

$$x^{1} = c_{1}\overline{r}(\vartheta)\cos\varphi; \qquad x^{2} = c_{2}\overline{r}(\vartheta)\sin\varphi; \qquad x^{3} = c_{3}\overline{z}(\vartheta);$$

$$c_{k} \equiv \text{const} \neq 0 \qquad (0 \leqslant \vartheta \leqslant \vartheta_{0}, \ 0 \leqslant \varphi \leqslant 2\pi),$$
(2)

где $\vartheta = \xi^1$, $\varphi = \xi^2$, $\overline{r}(\vartheta)$, $\overline{z}(\vartheta) - \phi$ ункции, определяющие форму рассматриваемой оболочки (они приведены в табл. 1, там же указаны ограничения на ϑ_0); $\vartheta = 0$ – вершина оболочки, а $\vartheta = \vartheta_0$ – уравнение края ∂F , который представляет собой эллипс с полуосями $c_1 \overline{r}(\vartheta_0)$, $c_2 \overline{r}(\vartheta_0)$. Для определенности, не ограничивая общности, полагаем, что

 $c_1 \geqslant c_2. \tag{3}$

Обозначим через $a_{\alpha\beta}$ компоненты метрического тензора поверхности F в параметризации (2). Далее, наряду с исследуемой оболочкой со срединной поверхностью F, будем рассматривать оболочку вращения со срединной поверхностью вращения \overline{F} , декартовы координаты \overline{x}^k которой связаны с координатами x^k поверхности F аффинным преобразованием

$$\overline{x}^k = \frac{1}{c_k} x^k. \tag{4}$$

Из соотношений (2), (4) получаем уравнения поверхности \overline{F} в следующей параметрической форме:

$$\overline{x}^{1} = \overline{r}(\vartheta)\cos\varphi; \qquad \overline{x}^{2} = \overline{r}(\vartheta)\sin\varphi; \qquad \overline{x}^{3} = \overline{z}(\vartheta) \qquad (0 \leqslant \vartheta \leqslant \vartheta_{0}, \ 0 \leqslant \varphi \leqslant 2\pi). \tag{5}$$

Функции	Эллипсоид	Параболоид	Гиперболоид
$\overline{r}(artheta)$	$\sin \vartheta$	$\operatorname{tg} \vartheta$	$\frac{\operatorname{tg}\vartheta}{(1-\operatorname{tg}^2\vartheta)^{1/2}}$
$\overline{z}(artheta)$	$\cos \vartheta$	$-\frac{1}{2} {\rm tg}^2 \vartheta$	$-\frac{1}{(1-\mathrm{tg}^2\vartheta)^{1/2}}$
au(artheta)	$tg\frac{\vartheta}{2}$	$\operatorname{tg} artheta$	$\operatorname{ctg}\vartheta-(\operatorname{ctg}^2\vartheta-1)^{1/2}$
$U_r(artheta)$	$\sin^2 \vartheta$	$-\frac{1}{2}\mathrm{tg}^4\vartheta$	$-rac{1}{\operatorname{ctg}^2artheta-1}$
ϑ_0	$0 < \vartheta_0 < \pi$	$0 < \vartheta_0 < \frac{\pi}{2}$	$0 < \vartheta_0 < \frac{\pi}{4}$

Таблица 1

ISSN 1025-6415 Доповіді Національної академії наук України, 2011, № 6

Для поверхности вращения \overline{F} координата $\xi^1 = \varphi$ — это азимутальный угол, а $\xi^2 = \vartheta$ — угол между осью x^3 и нормалью $\overline{n} \\ k \\ \overline{F}$ в данной точке (ϑ, φ) . Край $\partial \overline{F}$ поверхности \overline{F} — окружность $\vartheta = \vartheta_0$ радиусом $\overline{r}(\vartheta_0)$. Здесь и далее для описания оболочки вращения используем те же обозначения, что и для описания исследуемой оболочки со срединной поверхностью F, снабжая их чертой сверху, а именно: F и \overline{F} , x^k и \overline{x}^k , $a_{\alpha\beta}$ и $\overline{a}_{\alpha\beta}$, $T_{\alpha\beta}$, и т. д. Ниже для справок приведены выражения для главных радиусов кривизны \overline{R}_{α} и компонент метрического тензора $\overline{a}_{\alpha\beta}$ поверхности \overline{F} , для гауссовой кривизны K поверхности F:

$$\overline{R}_1 = \overline{R}_2^3, \qquad \overline{R}_2 = \frac{\overline{r}}{\sin\vartheta}, \qquad \overline{a}_{11} = \overline{R}_1^2, \qquad \overline{a}_{22} = \overline{r}^2, \qquad \overline{a}_{12} = 0,$$
$$K = \overline{K} \left[c_1 c_2 c_3 \sum \left(\frac{\overline{n}^k}{c_k} \right)^2 \right]^{-2}.$$

Здесь и далее принято правило суммирования Энштейна по немым индексам; $\overline{n}^1 = \sin \vartheta \times \cos \varphi$, $\overline{n}^2 = \sin \vartheta \sin \varphi$, $\overline{n}^3 = \cos \vartheta$ — проекции орта нормали \overline{n} к \overline{F} на оси декартовой системы координат.

3. Переходим к выводу выражений для компонент тензора усилий. Выпишем уравнения (3.2) и (3.4) из [6, с. 559] для контравариантных компонент тензора усилий $T^{\alpha\beta}$, описывающего безмоментное напряженное состояние равновесия рассматриваемой оболочки в векторной форме (2.29) из [6, с. 555]. Спроектируем их на оси декартовой системы координат x^1 , x^2 , x^3 , получим:

$$\left(\sqrt{a}T^{\alpha\beta}x^k_{\beta}\right)_{\alpha} + \sqrt{a}X^k = 0,\tag{6}$$

где индекс после черты означает частную производную по соответствующей координате ξ_1 или ξ_2 ; X^k — проекции на оси декартовой системы координат вектора плотности X поверхностной нагрузки; в нашем случае X = -Pn (n — орт нормали к F); $a = \det(a_{\alpha\beta})$.

При аффинном преобразовании (4) уравнения (6) будут ковариантными, если принять следующие условия преобразования для компонент тензора усилий и проекций вектора плотности поверхностной нагрузки [5]:

$$\sqrt{a}T^{\alpha\beta} = \sqrt{\overline{a}}\overline{T}^{\alpha\beta}, \qquad \sqrt{a}X^k = c_k\sqrt{\overline{a}}\overline{X}^k.$$
(7)

Действительно, подставим соотношения (4), (7) в (6), получим

$$\left(\sqrt{\overline{a}}\overline{T}^{\alpha\beta}\overline{x}^{k}_{/\beta}\right)_{/\alpha} + \sqrt{\overline{a}}\overline{X}^{k} = 0.$$
(8)

Таким образом, исходная задача о решении системы уравнений (6) для исследуемой оболочки со срединной поверхностью F сводится к решению системы уравнений (8) для оболочки вращения со срединной поверхностью \overline{F} , находящейся под действием поверхностной нагрузки, проекции вектора плотности \overline{X} которой \overline{p}_1 , \overline{p}_2 и \overline{p}_3 соответственно на координатные базисные векторы системы ξ^1 , ξ^2 на \overline{F} и на нормаль \overline{n} равны:

$$\overline{p}_1 = Pc_3(-d_3\cos 2\varphi - d_1 + d_2)\sin\vartheta\cos\vartheta,$$

$$\overline{p}_2 = Pc_3d_3\sin\vartheta\sin 2\varphi,$$

$$\overline{p}_3 = Pc_3(-d_3\sin^2\vartheta\cos 2\varphi - d_1\sin^2\vartheta - d_2\cos^2\vartheta),$$
(9)

ISSN 1025-6415 Reports of the National Academy of Sciences of Ukraine, 2011, № 6

где

$$d_1 = \frac{c_1^2 + c_2^2}{2c_1c_2}, \qquad d_2 = \frac{c_1c_2}{c_3^2}, \qquad d_3 = \frac{c_2^2 - c_1^2}{2c_1c_2}$$

Общее решение уравнений (8) ищем в виде рядов Фурье. Приведем окончательные результаты, полученные для физических компонент $\overline{T}^{(\alpha\beta)} = \overline{T}^{\alpha\beta} \sqrt{\overline{a}_{\alpha\alpha} \overline{a}_{\beta\beta}}$ тензора усилий, в следующем виде:

$$\overline{T}^{(\alpha\beta)} = -Pc_3 t_*^{\alpha\beta}; \qquad t_*^{11} = \overline{R}_2 t^{11}, \qquad t_*^{12} = t^{12}, \qquad t_*^{22} = \frac{1}{\overline{R}_2} t^{22}, \tag{10}$$

где

$$t^{\alpha\beta} = t_0^{\alpha\beta} + \frac{d_3}{\overline{r}^2} \left[t_r^{\alpha\beta} + \sum_{k=1}^{\infty} \lambda_k t_k^{\alpha\beta} \tau^{2k} \right];$$

$$t_0^{11} = \frac{d_2}{2}, \quad t_0^{12} = 0, \quad t_0^{22} = \overline{R}_2^2 (d_1 \sin^2 \vartheta + d_2 \cos^2 \theta) - \frac{d_2}{2};$$

$$t_r^{11} = U_r \cos 2\varphi, \quad t_r^{12} = V_r \sin 2\varphi, \quad t_r^{22} = (\overline{r}^4 - U_r) \cos 2\varphi;$$

$$t_k^{11} = -t_k^{22} = \cos 2k\varphi, \quad t_k^{12} = -\sin 2k\varphi;$$

$$V_r(\vartheta) = -\frac{\tau}{2} \frac{dU_r}{d\vartheta} / \frac{d\tau}{d\vartheta};$$

 $\tau = \tau(\vartheta), U_r = U_r(\vartheta) - функции, вид которых зависит от формы рассматриваемой оболочки, они приведены в табл. 1; <math>\lambda_k$ — постоянные, подлежащие определению из условий жесткого закрепления оболочки вдоль края ∂F .

4. Задачу об определении вектора смещения U точек поверхности F так же, как и в [4], сводим к задаче об определении вектора смещения \overline{U} точек поверхности вращения \overline{F} по компонентам тензора ее тангенциальной деформации $\overline{\varepsilon}_{\alpha\beta}$ при условиях равенства нулю тангенциальных составляющих вектора \overline{U} вдоль края $\partial \overline{F}$. Из этих условий получаем (см. [4]) следующую систему уравнений, которым должны удовлетворять физические компоненты $\overline{\varepsilon}_{(\alpha\beta)} = \overline{\varepsilon}_{\alpha\beta}/\sqrt{\overline{a}_{\alpha\alpha}\overline{a}_{\beta\beta}}$ тензора деформаций поверхности \overline{F} :

$$\int_{0}^{\vartheta_{0}} \int_{0}^{\pi/2} \left[(\overline{R}_{2}^{2} \varepsilon_{11}^{*} - \varepsilon_{22}^{*}) \cos 2k\varphi - 2\overline{R}_{2} \varepsilon_{12}^{*} \sin 2k\varphi \right] \tau^{2k} \frac{\overline{R}_{2} d\vartheta d\varphi}{\sin \vartheta \sqrt{a^{*}}} = 0, \tag{11}$$

где $k = 1, 2, \ldots;$

$$\varepsilon_{\alpha\beta}^* = -\frac{E\delta\sqrt{a^*}}{Pc_1c_2c_3}\overline{\varepsilon}_{(\alpha,\beta)}; \qquad a^* = \det(a_{\alpha\beta}^*); \qquad a_{\alpha\beta}^* = \frac{a_{\alpha\beta}}{c_1c_2\sqrt{\overline{a}_{\alpha\alpha}\overline{a}_{\beta\beta}}}.$$
 (12)

Выпишем соотношение упругости (2.3) из [5, с. 115] для исходной оболочки с учетом равенств (7), (10), $\varepsilon_{\alpha\beta} = \overline{\varepsilon}_{\alpha\beta}$ [4] и обозначений (12) в следующем виде:

$$\varepsilon_{\alpha\beta}^* = (a_{\alpha\rho}^* a_{\beta\sigma}^* - \nu c_{\alpha\rho}^* c_{\beta\sigma}^*) t_*^{\rho\sigma}, \tag{13}$$

ISSN 1025-6415 Доповіді Національної академії наук України, 2011, №6

63

$$c_{11}^{*} = c_{22}^{*} = 0; \qquad c_{12}^{*} = c_{21}^{*} = \sqrt{a^{*}};$$

$$a_{11}^{*} = \left(d_{1} + \frac{\operatorname{tg}^{2}\vartheta}{d_{2}} - d_{3}\cos 2\varphi\right)\cos^{2}\vartheta; \qquad a_{22}^{*} = d_{1} + d_{3}\cos 2\varphi;$$

$$a_{12}^{*} = d_{3}\cos\vartheta\sin 2\varphi, \qquad a^{*} = \left[1 + \frac{\operatorname{tg}^{2}\vartheta}{d_{2}}(d_{1} + d_{3}\cos 2\varphi)\right]\cos^{2}\vartheta.$$

Подставим выражения (10), (13) для $t_*^{\alpha\beta}$, $\varepsilon_{\alpha\beta}^*$ в условия (11), получим бесконечную систему линейных алгебраических уравнений для определения констант λ_k . После того как константы λ_k будут определены, находим искомое асимптотическое значение критического давления P_* по формуле (1), которая теперь принимает следующий вид:

$$P_* = \frac{2\overline{e}}{c_3^2} \min_{(\vartheta,\varphi)} \frac{k_*}{1 + [1 - 4k_*(t^{11}t^{22} - t^{12}t^{12})]^{1/2}}, \qquad \text{rge} \qquad k_* = \frac{\overline{K}}{(d_2a^*)^2}.$$

В общем виде эта задача решается численно.

5. Вернемся к исходной задаче п. 1. Пусть r_1 и r_2 — полуоси эллипса ∂F — общего края рассматриваемых оболочек, а H — их общая высота, которую примем за единицу. Для параболоидов, не ограничивая общности, полагаем $c_3 = 1$, тогда для них $\vartheta_0 = \arctan \sqrt{2}$, $c_\alpha = r_\alpha/\sqrt{2}$. Для эллипсоидальных оболочек: $c_\alpha = r_\alpha/\sin \vartheta_0$, $\vartheta_0 = \arccos(1 - 1/c_3)$. Для гиперболоидальных оболочек: $c_\alpha = r_\alpha(\operatorname{ctg}^2 \vartheta_0 - 1)^{1/2}$, $\vartheta_0 = \operatorname{arctg}[1 - (1 + 1/c_3)^{-2})]^{1/2}$. В последних двух случаях имеем произвол в задании коэффициента c_3 . Из возможных его значений выбираем то, которое сообщает максимум P_* .

Таким образом, было показано, что среди рассматриваемых здесь оболочек наибольшее асимптотическое значение критического давления имеет сегмент F_e эллипсоидальной оболочки вращения с осью вращения, параллельной большей оси эллипса ∂F — края оболочки.

6. Аналитические выкладки показывают, что к этому же результату мы придем, если для асимптотического значения критического давления принять вместо (1) формулу А.В. Погорелова [7]

$$P_{**} = 2\overline{e}\min_{(F)} K$$

А так как [1] $P_* \leq P_{**}$, то для рассматриваемых здесь оболочек справедлива следующая оценка асимптотического значения критического давления $P_* \leq 2\overline{e}K_e$, где $K_e = (2H/(r_1r_2 + H^2r_1/r_2))^2$ — наименьшее значение гауссовой кривизны срединной поверхности сегмента F_e эллипсоидальной оболочки вращения; $r_1 \geq r_2$.

- 1. Бабенко В. И. К оценке критического давления для строго выпуклой оболочки неканонической формы // Доп. НАН України. 2009. № 9. С. 57–61.
- 2. Бабенко В. И. Геометрическое исследование неустойчивости безмоментных оболочек // Укр. геометр. сборник. Харьков: Изд-во Харьков. ун-та, 1972. Вып. 12. С. 12–22.
- 3. Бабенко В. И. Потеря устойчивости непологих строго выпуклых анизотропных оболочек // Изв. АН СССР. Механика тв. тела. 1977. № 2. С. 95–103.
- 4. Бабенко В. И. Критические нагрузки для непологих разноосных эллипсоидальных оболочек при давлении // Прикл. механика. 1977. **13**, № 4. С. 29–33.
- 5. Новожилов В.В. Теория тонких оболочек. Ленинград: Судпромгиз, 1962. 430 с.

ISSN 1025-6415 Reports of the National Academy of Sciences of Ukraine, 2011, Nº 6

где

- 6. Векуа И. Н. Обобщенные аналитические функции. Москва: Физматгиз, 1959. 628 с.
- 7. *Погорелов А.В.* Геометрические методы в нелинейной теории упругих оболочек. Москва: Наука, 1967. 279 с.

Физико-технический институт низких температур им. Б. И. Веркина НАН Украины, Харьков Поступило в редакцию 01.10.2010

V.I. Babenko

On the optimization of the shape of a strictly convex shell which is rigidly fixed along the flat edge under external pressure

Among a number of shells under consideration, the shell with the greatest asymptotic value of critical pressure is found.