

Решение задачи бифуркации цилиндрической оболочки с учетом сложного характера деформирования в момент потери устойчивости при сложном докритическом нагружении

д.т.н. проф. Охлопков Н.Л., к.т.н. доц. Соколов С.А., Черемных С.В., к.т.н. Александров М.Ю.

ТвГТУ, ООО "Стандарт проект"
8(4822) 52-63-63, stepan_1986@bk.ru

Аннотация. Рассматривается задача бифуркации тонкостенной круговой цилиндрической оболочки с учетом сложного характера деформирования в момент потери устойчивости при сложном докритическом нагружении осевой сжимающей силой и крутящим моментом в девиаторной плоскости деформаций А.А. Ильюшина $\mathcal{E}_1 - \mathcal{E}_3$.

Ключевые слова: пластичность, устойчивость, сложное нагружение, бифуркация, оболочка

Решение задачи строится на основе теории неупругих систем В.Г. Зубчанинова. Используется условие несжимаемости материала и условие однородности напряженного состояния в оболочке до момента потери устойчивости. Задача решается в геометрически линейной постановке.

Для решения задачи бифуркации оболочки при сложном комбинированном докритическом нагружении в каждой точке траектории деформации необходимо знать значения компонент напряженного состояния. Таким образом, задача состоит из двух частей: построение образа процесса нагружения материала и собственно решение задачи бифуркации.

Уравнения связи напряжений и деформаций в момент потери устойчивости оболочки и при построении образа процесса нагружения материала принимаем в соответствии с определяющими соотношениями гипотезы компланарности, которые в скоростях принимают вид [2]

$$\dot{S}_{ij} = N\dot{\mathcal{E}}_{ij} + (\sigma' - N\tau)\dot{S}_{ij}/\sigma, \quad (i, j = 1, 2, 3), \quad (1)$$

где: $\sigma' = \frac{d\sigma}{dS} = P\tau$; $\tau = \cos \mathcal{Q}_1$; $\mathcal{E}_{ij} = e_{ij}$; S_{ij} - компоненты тензора-девиатора напряжений;

\mathcal{E}_{ij} - компоненты тензора-девиатора деформаций.

Здесь $\frac{d\sigma}{dS}$, N - определяющие функции пластичности, \mathcal{Q}_1 - угол сближения ($\cos \mathcal{Q}_1 = \hat{\sigma} \cdot \hat{p}_1$), S - длина дуги траектории деформации. Символ с точкой наверху означает дифференцирование по обобщенному параметру времени $\frac{d}{dt} = \frac{d}{dS} \cdot \frac{dS}{dt}$.

Для определяющих функций пластичности N и $\frac{d\sigma}{dS}$ принимаем аппроксимации, предложенные В.Г.Зубчаниновым [1].

$$N = 2G_p + [2G - 2G_p] \left(\frac{1 - \cos \mathcal{Q}_1}{2} \right)^q$$

$$\frac{d\sigma}{dS} = 2G_k - [2G + 2G_k] \left(\frac{1 - \cos \mathcal{Q}_1}{2} \right)^p, \quad (2)$$

где: G , G_k , G_p - модуль сдвига, касательный и секущий модули сдвига материала соответ-

ственно.

Для определения угла сближения \mathcal{A}_1 имеем:

$$\dot{\mathcal{A}} = -\frac{\sigma \sin \mathcal{A}_1}{N} - \chi_1, \quad (3)$$

где: σ - модуль вектора напряжений, χ_1 - кривизна траектории.

Уравнения (1) и (3) имеют вид уравнений задачи Коши, которую решаем методом Рунге-Кутты. Зависимость $\sigma = \Phi(\mathcal{A}) = \Phi(S)$ полагаем универсальной для простого нагружения. За параметр обобщенного времени t на участках сложной траектории деформирования принимаются различные, монотонно возрастающие параметры процесса.

Таким образом, в каждой точке траектории деформаций определяем компоненты напряженного состояния и далее решаем бифуркационную задачу.

Цилиндрическую оболочку считаем «длинной», шарнирно подкрепленной по торцам. Решение задачи бифуркации сводим к решению задачи о собственных числах [1].

В результате окончательно получаем систему алгебраических уравнений:

$$\begin{cases} -\sigma K_* i^2 / g_1 E + i \Omega_1^{**} / 2 g_1 S_* = \lambda_m^2 [\theta + 3 K_* (\Omega_2^{**} - \Omega_1^{**} N_2^* / N_1^*) / 4 g_1] \\ e = -2i / S_* \lambda_m^2 - (\theta_1 \Omega_1^{**} + N_2^* K_*) / N_1^* \end{cases}, \quad (4)$$

где:

$$K_* = \sigma_{11}^* + \sigma_{22}^* r^2 - 2\sigma_{12}^* r, \quad S_* = S_{11}^* r^2 + S_{22}^* + 2S_{12}^* r, \quad \sigma_{ij}^* = \frac{\sigma_{ij}}{\sigma}, \quad S_{ij}^* = \frac{S_{ij}}{\sigma}, \quad r = \frac{n}{\lambda_m},$$

$$g_1 = \frac{D_1}{D} = \frac{3}{2} \left(N_3^* - \frac{N_2^{*2}}{N_1^*} \right), \quad \theta = (1+r^2)^2 - \frac{K_*^2}{2}, \quad \theta_1 = \frac{2(1+r^2)^2}{3S_*^2} - 1, \quad (5)$$

$$2G \cdot N_m^* = \int_{-1}^1 N(z^*)^{m-1} dz^*, \quad 2G \cdot \Omega_m^{**} = \int_{-1}^1 \sigma^* S^*(z^*)^{m-1} dz^*, \quad z^* = \frac{z}{h}.$$

где $i = 3R/h$ - гибкость оболочки.

Решение бифуркационной задачи позволяет для заданной комбинации полуволн m , n изогнутого состояния вычислить критическую гибкость оболочки i в зависимости от значения модуля вектора напряжений σ в момент потери устойчивости.

Эксперименты показывают [1], что в момент потери устойчивости пластин и оболочек происходит излом траекторий деформирования, т.е. процесс потери устойчивости реализуется в условиях сложного нагружения материала. Для определяющих функций пластичности N и $\frac{d\sigma}{dS}$ принимаем аппроксимации В.Г. Зубчанинова (2) [1].

В большинстве выполненных ранее решений сложное нагружение оболочки в момент потери устойчивости учитывалось в упрощенной постановке. Полагалось, что в зоне пластической догрузки $\mathcal{A}_1 = 0^0$ ($\tau = 1$), в зоне упругой разгрузки $\mathcal{A}_1 = 180^0$ ($\tau = -1$) и искалась координата z_p^* границы раздела данных зон. В предлагаемом варианте решения задачи функции пластичности N и $\frac{d\sigma}{dS}$ изменяются непрерывно, в зависимости от τ и z . Координату границы раздела зон определять нет необходимости, интегралы Ω_m^{**} и N_m^* в (5) определяются численно по методу Симпсона. При этом оболочка по толщине разбивается на 20 слоев (дальнейшее увеличение числа слоев, как показывают расчеты, не приводит к существенному уточнению решения).

В качестве нулевого приближения на каждом этапе нагружения оболочки используется решение при чистопластической бифуркации, когда излом траектории не учитывается. В

этом случае $\tau = 1$, тогда $\dot{S}^* = (e + z^* k_*)$ интегралы Ω_m^{**} , N_m^* (5) принимают значения [1]

$$\begin{aligned} N_1^* &= 2(1 - \varpi), N_2^* = 0, N_3^* = 2(1 - \varpi) / 3, \\ \Omega_1^{**} &= 2e(1 - \lambda), \Omega_2^{**} = 2(1 - \lambda)k_* / 3, g_1 = 1 - \omega, \\ e &= -2i / (S_* \lambda_m^* \nu_2), \nu_2 = 1 + \nu_1(1 - \lambda) / (1 - \varpi) \end{aligned} \quad (6)$$

где ϖ - параметр пластичности А.А.Ильюшина, λ - параметр разупрочнения материала.

При известных σ, ϖ, λ с учетом (6) можно вычислить критическую гибкость оболочки в нулевом приближении $i^{(0)}$

$$i^{(0)} = \lambda_m \sqrt{-[2g_1 \nu + (1 - \lambda)k_*^2] / [4(1 - \lambda) / (S_*^2 \lambda_m^2 \nu_2) + 2\sigma k_* / E]} \quad (7)$$

Затем в нулевом приближении находим $f_1^{(0)} = -\Omega_1^{**} / k_*$ и определяем параметры деформаций $e^{(0)}$, $\varepsilon_1^{(0)}$, $\varepsilon_2^{(0)}$, $\varepsilon_3^{(0)}$ из уравнений [1]

$$\begin{aligned} N_1 \varepsilon_1 &= k_* f_1 [S_{11}^* + (1 - 2r^2) / (3S_*)] + N_2^* (S_{11}^* k_* - 1) + S_{11}^* N_1^* e \\ N_1 \varepsilon_2 &= k_* f_1 [S_{22}^* + (1 - 2r^2) / (3S_*)] + N_2^* (S_{22}^* k_* - r^2) + S_{22}^* N_1^* e \\ N_1 \varepsilon_3 &= k_* f_1 [S_{12}^* + (1 - r / S_*)] + N_2^* (S_{12}^* k_* - r) + S_{12}^* N_1^* e \end{aligned} \quad (8)$$

Далее в первом приближении вычисляем для каждого сечения оболочки параметр излома траектории $\tau^{(1)}$, скорость деформаций $\dot{S}^{*(1)}$

$$(\dot{S}^*)^2 = 2[P_{ee}^0 - zhP_{ek}^0 + z^{*2}h^2P_{kk}^0 / 4]\tau = (e + z^* k_*) (\dot{S}^*)^{-1}, \quad (9)$$

где:

$$\begin{aligned} P_{ee}^0 &= \varepsilon_1^2 + \varepsilon_2^2 + \varepsilon_3^2 + \varepsilon_1 \varepsilon_2, \\ P_{ek}^0 &= [-(2\varepsilon_1 + \varepsilon_2) - r^2(2\varepsilon_2 + \varepsilon_1) + 2\varepsilon_3 r] / h, \\ P_{kk}^0 &= 4(1 + r^2)^2 / h^2, \\ e &= \sigma_{11}^* \varepsilon_1 + \sigma_{22}^* \varepsilon_2 + 2\sigma_{12}^* \varepsilon_3. \end{aligned} \quad (10)$$

Далее численно определяем значения интегралов Ω_m^{**} и N_m^* , вычисляем $i^{(1)}$, $e^{(1)}$ и считываем невязку по параметру e : $\Delta e^{(i)} = e^{(i)} - e^{(i-1)}$. В случае, если на данном шаге Δe больше некоторого малого наперед заданного ξ , методом половинного деления вводим корректуру в e . Итерационный процесс продолжаем до тех пор, пока невязка Δe будет меньше ξ .

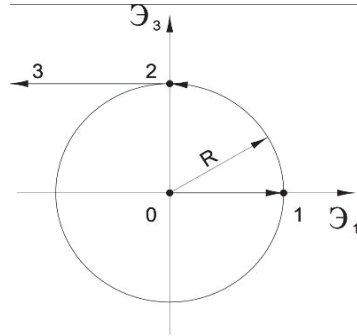
Расчеты выполнены также на основе теории устойчивости А.А.Ильюшина, в которой используются определяющие соотношения теории квазипростых процессов [1]

Расчеты сопоставлены с экспериментальными результатами, полученными на автоматизированном комплексе СМ-ЭВМ в лаборатории кафедры «Соппротивление материалов, теории упругости и пластичности» Тверского государственного технического университета [3]. Эксперименты реализованы на тонкостенных круговых цилиндрических оболочках, изготовленных из стали 45.

В качестве примера рассмотрены трехзвенные траектории, представляющие собой: растяжение до заданного уровня R на первом звене; 1,25 витка траектории постоянной кривизны радиуса R на втором звене; сжатие до потери устойчивости при поддержании постоянного уровня деформации кручения ЭЗ на третьем звене (рисунок 1).

Расчеты выполнены для нескольких процессов при $R = 0.5, 1$ и 1.5 %. При данных параметрах процесса потеря устойчивости оболочки на криволинейной части траектории не происходит. Показатели степеней p и q , входящие в состав аппроксимаций [2], определяющих функций пластичности при теоретическом построении образа процесса нагружения ма-

териала, принимались $p=0.6$ и $q=1.35$.



**Рисунок 1. Траектории деформирования образцов из стали 45:
R – радиус дуги окружности**

На рисунках 2-7 приведены графики критических параметров напряжений и деформаций, построенные как огибающие кривых устойчивости, вычисленных при различных комбинациях параметров волнообразования m, n .

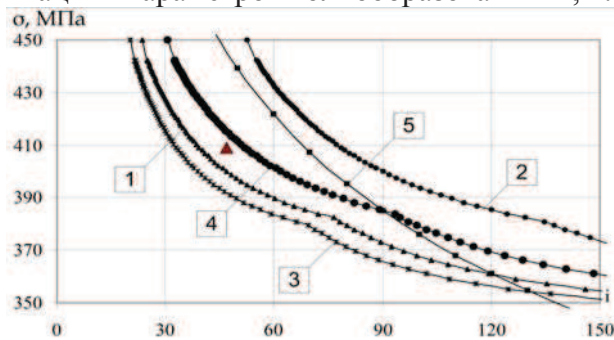


Рисунок 2. Критические параметры напряжений (R=0,5%)

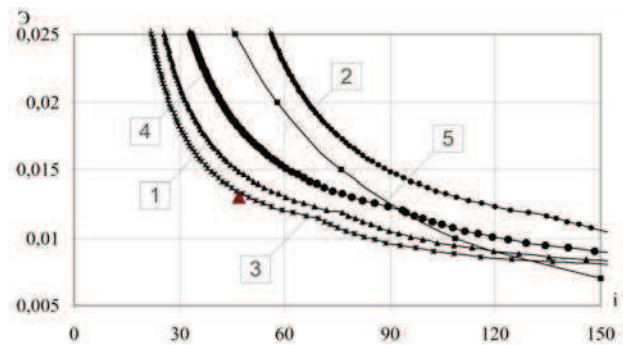


Рисунок 3. Критические параметры деформаций (R=0,5%)

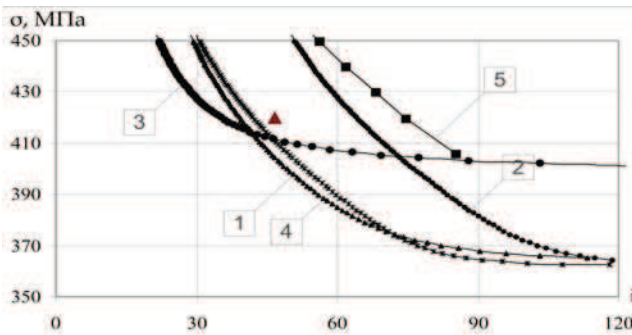


Рисунок 4. Критические параметры напряжений (R=1%)

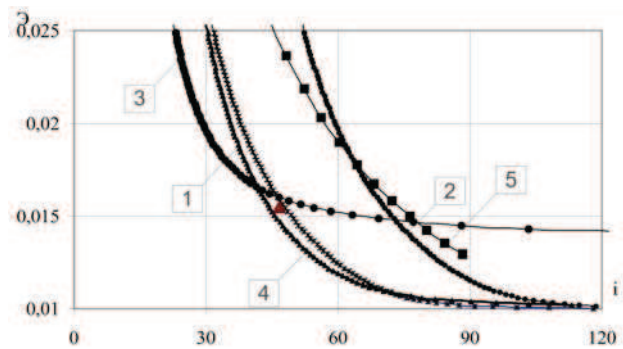


Рисунок 5. Критические параметры деформаций (R=1%)

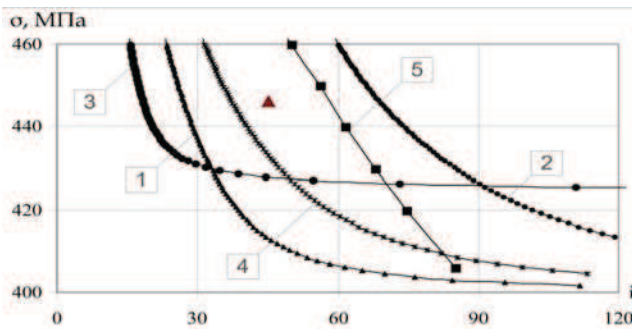


Рисунок 6. Критические параметры напряжений (R=1,5%)

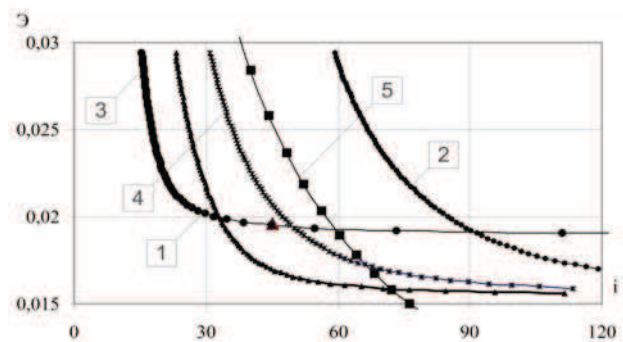


Рисунок 7. Критические параметры деформаций (R=1,5%)

Цифрами на рисунках обозначено: 1 – расчет, выполненный с учетом сложного характера нагружения в момент потери устойчивости при показателях степеней $p=0.6$ и $q=1.35$ (соответствуют значениям, принятым при решении задачи построения образа процесса нагружения); 2 – расчет при показателях степеней $p=1$ и $q=1$; 3 – расчет при показателях степеней $p=0.55$ и $q=1,35$; 4 – расчет при $p=0.7$ и $q=1.35$; 5 - расчет по теории устойчивости А.А. Ильюшина с учетом разгрузки материала в момент потери устойчивости. Треугольниками отмечены экспериментальные результаты.

На рисунке 8 в девиаторной плоскости деформаций показаны зоны устойчивых состояний оболочки. Цифры и условные обозначения соответствуют предыдущим рисункам.

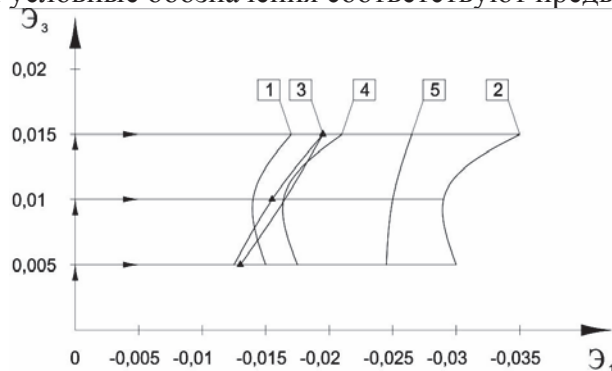


Рисунок 8. Зоны устойчивых состояний в плоскости $\varepsilon_1 - \varepsilon_3$ для оболочек из стали 45

Анализ полученных результатов позволяет сделать вывод, что определяющие соотношения гипотезы компланарности и аппроксимации определяющих функций пластичности В.Г.Зубчанинова, учитывающие изменение угла сближения в процессе деформирования (2), позволяют получить достоверное решение задачи бифуркации круговой цилиндрической оболочки при сложном докритическом нагружении.

На рассмотренных процессах реальный учет сложного характера нагружения оболочки в момент потери устойчивости позволяет существенно уточнить решение в сопоставлении с расчетами, например, по теории устойчивости А.А. Ильюшина, которые дают завышенные значения критических напряжений и деформаций.

Показатели степеней p и q в аппроксимациях определяющих функций пластичности (2) при сложных докритических процессах не могут приниматься равными $p=q=1$, как например в [4], и зависят от реализуемой траектории. При этом влияние параметра p на расчетные значения критических напряжений и деформаций проявляется в большей степени, чем изменение параметра q .

На рассматриваемых траекториях для параметров p и q аппроксимаций (2) в решении задачи устойчивости можно принимать значения, полученные при решении задачи построения образа процесса нагружения материала.

Расчеты выполнены также для ряда иных траекторий сложного докритического нагружения [3].

Литература

1. Зубчанинов В.Г. Устойчивость и пластичность. Т. 1. Устойчивость. / В.Г. Зубчанинов. – М.: Физматлит, 2007. – 448 с.
2. Зубчанинов В.Г. Математическая теория пластичности: Монография. / В.Г. Зубчанинов. – Тверь: ТГТУ, 2002. – 300 с.
3. Зубчанинов В.Г. Экспериментальная пластичность: Монография. Книга 1. Процессы сложного деформирования. / В.Г. Зубчанинов, Н.Л. Охлопков, В.В. Гараников. – Тверь: ТГТУ, 2003. – 172 с.
4. Зубчанинов В.Г. Об устойчивости тонкостенных оболочек при сложном докритическом нагружении. / В.Г. Зубчанинов, Н.Л. Охлопков // Известия вузов. Строительство. - 1997. - № 6. - с.27-34.