УДК 539.3

Устойчивость тонкостенных упругопластических конструкций при реализации процессов сложного комбинированного деформирования

д.т.н. проф. Охлопков Н.Л., Черемных С.В. *ТвГТУ*

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 $\mathcal{P}_1 - \mathcal{P}_3$. Используется условие несжимаемости материала и условие однородности напряженного состояния в оболочке до момента потери устойчивости. Задача решается в геометрически линейной постановке.

<u>Ключевые слова:</u> пластичность, устойчивость, сложное нагружение, бифуркация, оболочка.

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 [1, 2]:

$$\dot{S}_{ij} = N\dot{\varTheta}_{ij} + (\sigma' - N\tau)\dot{S}\frac{S_{ij}}{\sigma}, \quad (i, j = 1, 2, 3), \tag{1}$$

где: $\sigma' = \frac{d\sigma}{dS} = P\tau$; $\tau = \cos \theta_1$; $\Theta_{ij} = e_{ij}$; S_{ij} – компоненты тензора-девиатора напряжений;

 \mathcal{P}_{ij} – компоненты тензора-девиатора деформаций. Здесь $\frac{d\sigma}{dS}$, N – определяющие функции пластичности, \mathcal{P}_1 – угол сближения ($\cos \mathcal{P}_1 = \hat{\sigma} \cdot \hat{p}_1$), 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]:

$$N = 2G_p + \left[2G - 2G_p \left(\frac{1 - \cos\theta_1}{2}\right)^q\right]$$

$$\frac{d\sigma}{dS} = 2G_k - \left[2G + 2G_k \left(\frac{1 - \cos\theta_1}{2}\right)^p\right],$$
(2)

где: G, G_k, G_p – модуль сдвига, касательный и секущий модули сдвига материала соответственно.

Уравнение для определения угла сближения 9, имеет вид:

$$\dot{\vartheta} = -\frac{\sigma \sin \vartheta_1}{N} - \chi_1, \tag{3}$$

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

Уравнения (1) и (3) имеют вид уравнений задачи Коши, которую решаем методом Рунге-Кутта. 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:

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

где:

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

$$g_{1} = \frac{D_{1}}{D} = \frac{3}{2} \left(N_{3}^{*} - \frac{N_{2}^{*2}}{N_{1}^{*}} \right), \quad \theta = \left(1 + r^{2}\right)^{2} - \frac{K_{*}^{2}}{2}, \quad \theta_{1} = \frac{2\left(1 + r^{2}\right)^{2}}{3S_{*}^{2}} - 1, \quad (5)$$

$$2G \cdot N_{m}^{*} = \int_{-1}^{1} N\left(z^{*}\right)^{m-1} dz^{*}, \quad 2G \cdot \Omega_{m}^{**} = \int_{-1}^{1} \sigma' S^{*}\left(z^{*}\right)^{m-1} dz^{*}, \quad z^{*} = \frac{z}{h}.$$

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.

Интегралы Ω_m^{**} и N_m^* в (5) определяются численно по методу Симпсона. В качестве нулевого приближения на каждом этапе нагружения оболочки используется решение при чистопластической бифуркации, когда излом траектории не учитывается.

Так же расчеты выполнены на основе теории устойчивости А.А. Ильюшина, в которой используются определяющие соотношения теории квазипростых процессов [1].

Для определяющих функций пластичности используются аппроксимации:

$$\begin{cases} N = 2G(1-\omega), \ P = 2G(1-\lambda), \ 0 \le \vartheta_1 \le \pi/2 \\ N = P = 2G, \ \pi/2 \le \vartheta_1 \le \pi \end{cases},$$
(6)

где: *ω* – параметр пластичности А.А. Ильюшина, *λ* – параметр разупрочнения. Система алгебраических уравнений задачи о собственных числах принимает вид:

$$i^{2} \frac{\sigma}{Eg_{1}} \left(-K_{*} - \frac{EN_{1}^{*}}{2\sigma\theta} \lambda_{m}^{4} \right) + i \frac{3}{2} \frac{N_{1}^{*} \Phi^{*}}{g_{1}\theta} \lambda_{m}^{2} K_{*} S_{*} = \left(\lambda_{m}^{2} + n^{2} \right)^{2} - \frac{1}{2} \left(1 - \frac{g_{2}}{g_{1}} \right) K_{*}^{2} + \frac{9}{8} \frac{N_{1}^{*} \Phi^{*2}}{g_{1}\theta} K_{*}^{2} S_{*}^{2}$$

$$C\theta = \frac{N_{1}^{*}}{2} \lambda_{m}^{2} - \frac{3}{4} \frac{N_{1}^{*} \Phi^{*}}{i} K_{*} S_{*}$$

$$(7)$$

Учитывается разгрузка материала в момент бифуркации.

Расчеты сопоставлены с экспериментальными результатами, полученными на автоматизированном комплексе СН-ЭВМ в лаборатории кафедры «Сопротивление материалов, теории упругости и пластичности» Тверского государственного технического университета. Эксперименты реализованы на тонкостенных круговых цилиндрических оболочках, изготовленных из стали 45 из двух разных партий отгрузки материала. Диаграмма деформирования материала при простом нагружении показана кривой 1 и 2 на рисунке 1.



Рисунок 1. Диаграмма деформирования образцов из стали 45 при простых процессах

Работа выполняется с целью проверки влияния истории сложного докритического нагружения на критические параметры устойчивости оболочек. Ранее расчеты были выполнены для веера двузвенных прямолинейных ломаных траекторий в девиаторной плоскости деформаций А.А. Ильюшина $\mathcal{P}_1 - \mathcal{P}_3$.

Дополнительно, в качестве примера для материала 2 из стали 45, рассмотрена сложная криволинейная траектория, представляющая собой растяжение до заданного уровня R на первом звене и дальнейший переход на траекторию деформирования постоянной кривизны радиуса R (рисунок 2).



На рисунке 3 показана траектория нагружения оболочки, соответствующая реализованной траектории деформирования. Сплошная линия отражает решение задачи построения образа процесса нагружения. Момент потери устойчивости в эксперименте и расчетах указан на рисунке стрелками.





Расчеты выполнены для процесса при R = 1.5 %. Как показывают эксперимент и расчеты, при данных параметрах процесса потеря устойчивости оболочки реализуется на криволинейной части траектории. На рисунке 4 представлены графики зависимости критических параметров напряжений от гибкости оболочки, построенные как огибающие кривых устойчивости, вычисленных при различных комбинациях параметров волнообразования m, n. $_{\sigma, M\Pi a}$



Рисунок 4. Графики наименьшей гибкости оболочки

Цифрами на рисунке обозначено: 1, 2 – расчет по теории устойчивости А.А. Ильюшина при чисто пластической бифуркации и с учетом разгрузки материала соответственно; 3 – расчет с учетом сложного нагружения в момент потери устойчивости при использовании для функции $\frac{d\sigma}{dS}$, а для функции N соотношения $N = 2G(1 - \omega)$; 4 – расчет с учетом сложного нагружения в момент потери устойчивости при использовании для определяющих функций

пластичности со значениями материальных параметров, входящих в структуру аппроксимаций равными p=q=1.0; 5 – то же, при p=q=0.5. Треугольником на рисунке отмечены экспериментальные результаты.

На рассмотренном процессе реальный учет сложного характера нагружения оболочки в момент потери устойчивости позволяет уточнить решение в сопоставлении с расчетами, например по теории устойчивости А.А. Ильюшина.

Так же в качестве примера для материала 1 из стали 45 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 Э₃ на третьем звене (рисунок 5).



Рисунок 5. Траектории деформирования образцов из стали 45

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) определяю-

щих функций пластичности при теоретическом построении образа процесса нагружения материала принимались *p*=0.6 и *q*=1.35.

На рисунках 6, 7 и 8 приведены графики критических параметров напряжений и деформаций, построенные как огибающие кривых устойчивости, вычисленных при различных комбинациях параметров волнообразования *m*, *n*.





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

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, позволяют получить достоверное решение задачи бифуркации круговой цилиндрической оболочки при сложном докритическом нагружении.



Рисунок 9. Зоны устойчивых состояний в плоскости Э1 – Э3 для оболочек из стали 45

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 при сложных докритических процессах не могут приниматься равными p=q=1 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.

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.
- 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.