

# О НЕКОТОРЫХ МАТЕМАТИЧЕСКИХ МОДЕЛЯХ НАПРЯЖЕННОГО СОСТОЯНИЯ ПЛАСТИЧЕСКОЙ СРЕДЫ ПРИ ОСЕСИММЕТРИЧНОЙ ДЕФОРМАЦИИ

*В.Л. Дильман*

В работе при некоторых допущениях получены приближенные математические модели напряженного состояния поперечной пластически деформируемой мягкой прослойки цилиндрического образца, в форме краевых задач для систем уравнений гиперболического типа, в том числе с постоянными на характеристиках римановыми инвариантами, что позволяет перенести метод характеристик на некоторые случаи осесимметричной деформации неоднородных сред.

**1. Введение.** Задачи, приводящие к осесимметричному напряженно-деформированному состоянию (НДС), возникают при экспериментальном исследовании свойств материалов (растяжение и сжатие стержневых цилиндрических образцов, деформирование под действием осевой силы и внутреннего давления трубчатых образцов), при изучении НДС поперечных прослоек (мягких и твердых) в таких образцах и при исследовании шейки. Известные точные решения [1, 2] относятся к гипотетическим состояниям и практически бесполезны в реально возникающих задачах. Попытки получения приближенных решений [3–5] основаны на использовании упрощающих условий и допущений (нередко противоречащих друг другу [5]) инженерного характера и не содержат анализа допустимых ошибок. Существенной трудностью исследования осесимметричного НДС является негиперболичность соответствующей системы уравнений [1]. Однако и в ряде частных случаев, когда система уравнений гиперболична, инварианты Римана не постоянны на характеристиках, а их дифференциалы вдоль последних зависят от искомых функций, что не позволяет получить метод характеристик, аналогичный методу решения плоских задач теории пластичности [6]. Один из путей преодоления указанной трудности – замена системы уравнений НДС пластической среды на приближенную на основе некоторых физических гипотез, соответствующих изучаемой ситуации, и математического анализа априорных свойств решений.

В работе рассматривается НДС мягкой поперечной прослойки в сплошном цилиндрическом образце под осевой нагрузкой. Цель работы – получение и исследование упрощенных систем уравнений пластического равновесия материала прослойки и материала твердой части образца вблизи прослойки. На основе этого исследования можно судить о развитии напряженного состояния в прослойке и прилежащих к ней участках с ростом нагрузки вплоть до потери несущей способности образца.

В работе под прослойкой понимается участок цилиндрического образца, расположенный между двумя ортогональными оси образца плоскостями. Предполагается, что материал прослойки (П) и основной металл (ОМ) образца идеально упругопластичный с идентичными упругими свойствами, но разными пределами текучести:  $k^П$  и  $k^{ОМ}$  соответственно,  $k^П < k^{ОМ}$ , причем выполняются обычные в таких случаях допущения [6].  $K = k^П / k^{ОМ}$ , коэффициент механической неоднородности, полагается ненамного большим единицы ( $K = 1,05 \dots 1,50$ ). Такой диапазон значений  $K$  наиболее характерен для сварных соединений. В качестве уравнения пластичности принято условие Мизеса. Полученные результаты переносятся на упрочняемые материалы (с изотропным упрочнением) заменой в условии полной пластичности пределов текучести на пластические постоянные, характеризующие моменты потери пластической устойчивости металлом слоя и основным металлом [7].

**2. Гипотеза плоских сечений.** НДС пластической среды, как известно [1; 6], при осесимметричной деформации определяется в предположениях теории течения системой уравнений

$$\frac{\partial \sigma_r}{\partial r} + \frac{\partial \tau_{rz}}{\partial z} + \frac{\sigma_r - \sigma_\varphi}{r} = 0; \quad (1)$$

$$\frac{\partial \tau_{rz}}{\partial r} + \frac{\partial \sigma_z}{\partial z} + \frac{\tau_{rz}}{r} = 0; \quad (2)$$

$$(\sigma_r - \sigma_\varphi)^2 + (\sigma_\varphi - \sigma_z)^2 + (\sigma_z - \sigma_r)^2 + 6\tau_{rz}^2 = 6; \quad (3)$$

$$\frac{\frac{\partial v_r}{\partial r} - \frac{v_r}{r}}{\sigma_r - \sigma_\varphi} = \frac{\frac{\partial v_z}{\partial z} - \frac{\partial v_r}{\partial r}}{\sigma_z - \sigma_r} = \frac{\frac{\partial v_r}{\partial z} + \frac{\partial v_z}{\partial r}}{2\tau_{rz}}; \quad (4)$$

$$\frac{\partial v_r}{\partial r} + \frac{v_r}{r} + \frac{\partial v_z}{\partial z} = 0. \quad (5)$$

Здесь под  $\sigma_r$ ,  $\sigma_\varphi$ ,  $\sigma_z$  и  $\tau_{rz}$  понимаются безразмерные аналоги радиального, кольцевого, осевого нормальных напряжений и радиально-осевого касательного напряжения, полученные из соответствующих напряжений делением на предел текучести;  $v_r$ ,  $v_\varphi$  и  $v_z$  – условные скорости перемещений (определяются с точностью до постоянного множителя). Система (1)–(5) содержит шесть независимых уравнений относительно шести неизвестных и, в этом смысле, замкнута. Рассматривая прослойку, носителем этой системы считаем прямоугольник  $ABB_1A_1$ :  $r \in [-1; 1]$ ,  $z \in [\chi; \chi]$ , – осевое сечение прослойки. Здесь  $\chi$  – относительная толщина прослойки, то есть отношение ее толщины к диаметру. Сторона  $AA_1$  пусть лежит на свободной поверхности,  $AB$  – на контактной,  $BB_1$  – на другой свободной поверхности.

Помимо очевидных граничных условий

$$\sigma_r(1, z) = 0, \tau_{rz}(1; z) = 0, \tau_{rz}(0; z) = 0, \tau_{rz}(r; 0) = 0 \quad (6)$$

(считаем внешнее давление отсутствующим), можно еще найти (в принципе, как функцию достигнутой внешней нагрузки) наибольшее на контактной поверхности  $z = \chi$  значение  $\alpha$  ( $0 < \alpha \leq 1$ ) касательных напряжений в каждый момент нагружения:

$$\max |\tau_{rz}| = \alpha, r \in [0; 1], \quad (7)$$

Фактически  $\alpha$  характеризует отклонение напряженного состояния прослойки от простого под действием внешней нагрузки и, тем самым, уровень достигнутой внешней нагрузки. Его максимальное значение  $\alpha^*$  определяется НДС всего соединения, в том числе тем, произойдет ли вовлечение ОМ в пластическое деформирование, и зависит количественно от коэффициента механической неоднородности  $K$ . Граничных условий (6) и (7) недостаточно для однозначного решения системы (1)–(5), поэтому необходимо привлечение дополнительных гипотез, предугадывающих внутреннее состояние материала. Для не очень толстой мягкой прослойки ( $\chi = 0,1 \dots 0,7$ ), в силу сдерживающего влияния ОМ, можно предположить, что в каждой точке прослойки скорость перемещения в направлении оси образца не зависит от расстояния до оси:

$$v_z = W(z), \quad (8)$$

где  $W$  – неизвестная функция одной переменной. Это предположение назовем гипотезой плоских сечений (ГПС).

Лемма 1. Равносильны утверждения:

- 1) Выполняется ГПС;
- 2)  $\xi_r = \xi_\varphi$ ;
- 3)  $\sigma_r = \sigma_\varphi$ .

Здесь  $\xi_r = \frac{\partial v_r}{\partial r}$ ,  $\xi_\varphi = \frac{v_r}{r}$  – радиальные и кольцевые скорости деформации. Из леммы 1 легко следует

Лемма 2. При выполнении ГПС система (1)–(5) приобретает вид (знак плюс в уравнении (11) соответствует растяжению, знак минус – сжатию):

$$\frac{\partial \sigma_r}{\partial r} + \frac{\partial \tau_{rz}}{\partial z} = 0; \quad (9)$$

$$\frac{\partial \tau_{rz}}{\partial r} + \frac{\partial \sigma_z}{\partial z} = -\frac{\tau_{rz}}{r}; \quad (10)$$

$$\sigma_z - \sigma_r = \pm\sqrt{3}\sqrt{1-\tau_{rz}^2}; \quad (11)$$

$$\frac{3W'(z)}{\sigma_z - \sigma_r} = -\frac{rW''(z)}{2\tau_{rz}}; \quad (12)$$

$$v_r = -rW'(z)/2. \quad (13)$$

Система уравнений (9)–(13) является математической моделью НДС пластической прослойки при осесимметрической деформации и гипотезе плоских сечений (8).

Следствия. 1. При выполнении ГПС задача становится квазистатически определяемой, так как система (9)–(11) содержит три уравнения относительно трех неизвестных напряжений, то есть замкнута в напряжениях.

2. При выполнении ГПС система (9)–(13), и поэтому система (1)–(5), имеют гиперболический тип. Действительно, система (9)–(11) сводится к системе из двух уравнений (рассматривается случай растяжения)

$$\frac{\partial\sigma_r}{\partial r} + \frac{\partial\tau}{\partial z} = 0; \quad (14)$$

$$\frac{\partial\tau}{\partial r} + \frac{\partial\sigma_r}{\partial z} - \frac{\sqrt{3}\tau}{\sqrt{1-\tau^2}} \frac{\partial\tau}{\partial z} = -\frac{\tau_{rz}}{r}; \quad (15)$$

причем собственные числа матрицы этой системы действительны и различны.

3. Система (14), (15) не является однородной относительно частных производных, поэтому инварианты Римана [8] не постоянны вдоль характеристик. Это обстоятельство требует дальнейшего упрощения системы уравнений пластического равновесия (14), (15).

**3. Моделирование однородной системы уравнений пластического равновесия.** Введем обозначение  $Z(z) = -\sqrt{3}W''(z)(6W'(z))^{-1}$ . Из (12) и (11) следует

$$\tau_{rz} = t/\sqrt{1+t^2}, \quad t = tZ(z). \quad (16)$$

Если в разложении

$$t/\sqrt{1+t^2} = t - t^3/2 + 3t^5/8 - \dots \quad |t| < 1$$

ограничиться только первым членом, ошибка в формуле

$$\tau_{rz} = t = rZ(z). \quad (17)$$

составит, например, при  $\alpha = 1/4$  около 3 %. При больших значениях  $\alpha$  лучше зависимость (16) аппроксимировать степенной функцией

$$\tau_{rz} = bt^a = br^a Z^a(z), \quad 0 < a < 1. \quad (18)$$

Временно обозначим

$$f(t) = t/\sqrt{1-t^2}, \quad g(t) = bt^a. \quad (19)$$

Так как наибольшая точность аппроксимации требуется в окрестности свободной поверхности прослойки, где функцию  $f(t)$ , в силу (19), (16) и (7), принимает значение  $\alpha$ , как нетрудно подсчитать, при значении аргумента  $t = \beta = \alpha(1-\alpha^2)^{-0,5}$ , для нахождения параметров  $a$  и  $b$  функции  $g(t)$  (19), положим  $f(\beta) = g(\beta)$ ,  $f'(\beta) = g'(\beta)$ . Решая эту систему, получаем

$$a = 1 - \alpha^2, \quad b = \sqrt{1-\alpha^2} \left( \alpha/\sqrt{1-\alpha^2} \right)^{\alpha^2}. \quad (20)$$

Заметим, что при аппроксимации касательных напряжений  $\tau_{rz}$  по формулам (17) и (18)

$$\frac{\partial\tau_{rz}}{\partial r} = a \frac{\tau}{r}, \quad (21)$$

причем  $a = 1$  в случае (17). Заменяя правую часть в (15) по формуле (21), получим в качестве приближенной математической модели напряженного состояния пластичной прослойки систему, состоящую из уравнения (14) и уравнения

$$\frac{a+1}{a} \frac{\partial \tau}{\partial r} + \frac{\partial \sigma_r}{\partial r} - \frac{\sqrt{3} \tau}{\sqrt{1-\tau^2}} \frac{\partial \tau}{\partial z} = 0. \quad (22)$$

В нормальной матричной форме система (14), (22) имеет вид

$$\frac{\partial \bar{\sigma}}{\partial r} + A \frac{\partial \bar{\sigma}}{\partial z} = \bar{0}, \quad (23)$$

где  $\bar{\sigma} = \begin{pmatrix} \sigma_r \\ \tau \end{pmatrix}$ ,  $A = \begin{pmatrix} 0 & 1 \\ \frac{a}{a+1} & -\frac{\sqrt{3} a \tau}{(a+1)\sqrt{1-\tau^2}} \end{pmatrix}$ ,  $\bar{0} = \begin{pmatrix} 0 \\ 0 \end{pmatrix}$ , и является упрощенной приближенной ма-

тематической моделью для напряженного состояния пластического слоя в случае осесимметричной деформации. Собственные числа матрицы  $A$  вычисляются по формулам

$$\lambda_{1,2} = \frac{-\sqrt{3} a \tau \pm \sqrt{4a(a+1) - a(a+4)\tau^2}}{2(a+1)\sqrt{1-\tau^2}}. \quad (24)$$

При  $a=1$

$$\lambda_{1,2} = \frac{-\sqrt{3} \tau \pm \sqrt{8-5\tau^2}}{4\sqrt{1-\tau^2}}.$$

Уравнения характеристик имеют вид

$$\frac{dz}{dr} = \lambda_i, \quad i=1;2, \quad (25)$$

со знаком плюс в (24) –  $\xi$ -характеристики (пусть это будет  $\lambda_1$ ), со знаком минус –  $\eta$ -характеристики. Угол  $\gamma$  наклона  $\xi$ -характеристики к оси  $Or$  зависит от значения  $\tau$  в точке вычисления:  $\operatorname{tg} \gamma = \lambda_1$ .

Собственные векторы, соответствующие собственным значениям (24), имеют вид  $\bar{l}_i = (1; \lambda_i)$ ,  $i=1;2$ . В характеристической форме [8] система (23) записывается в виде

$$\bar{l}_i \left( \frac{\partial \bar{\sigma}}{\partial r} + \lambda_i \frac{\partial \bar{\sigma}}{\partial z} \right) = 0, \quad i=1;2,$$

а в инвариантной форме [8]

$$\frac{\partial I_i}{\partial r} + \lambda_i \frac{\partial I_i}{\partial z} = 0, \quad i=1;2, \quad (26)$$

$$I_i = \sigma_r + \mu_i, \quad i=1;2, \quad (27)$$

где  $\mu_i = \mu_i(\tau)$  – произвольная первообразная функции  $\lambda_i$  ( $i=1;2$ ). На характеристиках уравнения (26) запишутся в виде

$$\frac{dI_i}{dr} = 0, \quad i=1;2,$$

где дифференцирование ведется в направлении характеристик. Следовательно, инварианты Римана  $I_i$  (27) постоянны на характеристиках:

$$I_i = \sigma_r + \mu_i = \text{const}, \quad i=1;2. \quad (28)$$

Можно считать, в силу (24),

$$\begin{aligned} \mu_i &= -\frac{\sqrt{3}}{2(a+1)} \int_0^\tau \frac{\tau d\tau}{\sqrt{1-\tau^2}} \pm \sqrt{\frac{a}{a+1}} \int_0^\tau \frac{\sqrt{1-\frac{a+4}{4(a+1)}\tau^2}}{\sqrt{1-\tau^2}} d\tau = \\ &= \frac{\sqrt{3}}{2(a+1)} (\sqrt{1-\tau^2} - 1) \pm \sqrt{\frac{a}{a+1}} E \left( \arcsin \tau; \sqrt{\frac{a+4}{4(a+1)}} \right), \end{aligned} \quad (29)$$

где через  $E(\varphi; m)$  обозначен эллиптический интеграл второго рода [9]. Здесь  $\varphi = \arcsin \tau$ ,  $m = 0,5\sqrt{(a+4)/(a+1)}$ .

Пусть  $CA$  и  $CA_1$  –  $\xi$ - и  $\eta$ -характеристики, выходящие на свободную поверхность  $AA_1$  в угловых точках сечения прослойки  $A$  и  $A_1$ ;  $C$  – точка их пересечения. По условию (6),  $\sigma_r = 0$  и  $\tau_{rz} = 0$  на поверхности  $AA_1$ , поэтому для любой точки  $D$  внутри или на границе треугольника  $ACA_1$ , в силу (28),

$$\sigma_r(D) + \mu_i(D) = 0, \quad i = 1; 2.$$

Из (29) легко вывести, что  $\tau(D) = 0$  и  $\sigma_r(D) = 0$ ; тогда по (11),  $\sigma_z(D) = \sqrt{3}$ . Таким образом, в треугольнике  $ACA_1$  реализуется равномерное напряженное состояние, причем в этом треугольнике, в силу (24),  $\lambda_{1,2} = \sqrt{a/(a+1)}$ , а уравнения характеристик (25) имеют вид

$$\frac{dz}{dr} = \pm \sqrt{a/(a+1)},$$

откуда

$$z = \pm \sqrt{a/(a+1)} r + c$$

(плюс у  $\xi$ -характеристик). В частности, расстояние от точки  $C$  – вершины треугольника равномерного напряженного состояния, – до свободной поверхности  $AA_1$  равно  $\sqrt{(a+1)/a} \chi$ , а угол наклона  $\xi$ -характеристики в треугольнике  $ACA_1$

$$\gamma = \arctg \sqrt{a/(a+1)}.$$

**4. Случай малых касательных напряжений.** При значениях  $\alpha$  порядка нескольких десятых можно найти несложные приближенные аналитические выражения для функций  $\nu_i$  и, как следствие, для напряжений и уравнений характеристик. Используя разложение в степенной ряд степени бинома [9], получаем по формуле (29)

$$\mu_i \approx \pm \sqrt{\frac{a}{a+1}} \tau - \frac{\sqrt{3}}{4(a+1)} \tau^2$$

причем относительная ошибка в этом приближенном равенстве оценивается величиной  $0,125a(a+1)^{-1} \tau^2$  и при  $a=1$  и  $\alpha \leq 0,3$  имеет порядок 0,6 %, а при  $\alpha \leq 0,5$  – около 1,5 % (при  $a < 1$  погрешность еще меньше). Вдоль характеристик инварианты Римана постоянны и имеют вид

$$\sigma_r \pm \sqrt{\frac{a}{a+1}} \tau - \frac{\sqrt{3}}{4(a+1)} \tau^2 = \text{const}.$$

Отсюда следует, что во всех точках  $\eta$ -характеристики, выходящей на свободную поверхность,

$$\sigma_r \cong \sqrt{\frac{a}{a+1}} \tau + \frac{\sqrt{3}}{4(a+1)} \tau^2, \quad \sigma_z \cong \sqrt{\frac{a}{a+1}} \tau - \frac{\sqrt{3}(2a+1)}{4(a+1)} \tau^2 + \sqrt{3}. \tag{30}$$

Аналогично выводятся приближенные уравнения характеристик (плюс соответствует  $\xi$ -характеристикам)

$$\frac{dz}{dr} = \pm \sqrt{\frac{a}{a+1}} - \frac{\sqrt{3}a}{2(a+1)} \tau \pm \sqrt{\frac{a}{a+1}} \frac{3a}{8(a+1)} \tau^2 - \frac{\sqrt{3}a}{4(a+1)} \tau^3 + \dots$$

С ростом осевой нагрузки растут касательные напряжения в прослойке. В момент потери пластической устойчивости [7] параметр  $\alpha$  достигает своего наибольшего значения  $\alpha^*$ . Если  $OM$  вблизи прослойки вовлекается в пластическую деформацию, зависимость (30) позволяет, с помощью методики [10], вычислить  $\alpha^*$  как функцию от  $K$ . Опуская промежуточные выкладки, приведем результат для случая  $a=1$  аппроксимация касательных напряжений формулой (17):

$$\alpha^* = \sqrt{\frac{3}{2}}(K-1) \left( 1 + \frac{9}{16} \frac{(K-1)^2}{K} \right)$$

или, при малых  $K - 1$ ,  $\alpha^* \approx 1,22(K - 1)$ . При часто встречающихся в сварных соединениях значениях механической неоднородности  $K \leq 1,2$  ошибка в последней формуле не более 2 %. Знание  $\alpha^*$  позволяет [11] однозначно определить  $\tau_{rz}$  в форме (16) решением системы уравнений (9)–(11) (в [11] соответствующая методика применялась в случае кольцевой прослойки в составе трубчатого образца).

### Литература

1. Хилл Р. Математическая теория пластичности. – М.: Гостехиздат. – 1956. – 407 с.
2. Аннин Б.А., Бытев В.О., Сенашов С.И. Групповые свойства уравнений упругости и пластичности. – Новосибирск: Наука. – 1985. – 140 с.
3. Бриджмен П. Исследование больших пластических деформаций и разрыва. – М.: Иностранная литература. – 1955. – 444 с.
4. Давиденков Н.Н., Спиридонова Н.И. Анализ напряженного состояния в шейке растянутого образца// Заводская лаборатория. – 1945. – № 6. – С. 583–593.
5. Бакши О.А., Качанов Л.М. О напряженном состоянии пластичной прослойки при осесимметричной деформации// Изв. АН СССР. Механика. – 1965. – № 2. – С. 134–137.
6. Ивлев Д.Д. Теория идеальной пластичности. – М.: Наука. – 1966. – 231 с.
7. Дильман В.Л. Потеря пластической устойчивости тонкостенной цилиндрической оболочки в предположениях теории течения// Обзорение прикл. и промышл. математики. – 2001. – Т. 8. – Вып. 1. – С. 158–159.
8. Рождественский Б.Л., Яненко Н.Н. Системы квазилинейных уравнений и их приложения к газовой динамике. – М.: Наука. – 1978. – 688 с.
9. Двайт Г.Б. Таблицы интегралов и другие математические формулы. – М.: Наука. – 1973. – 228 с.
10. Дильман В.Л., Остсемин А.А. Анализ методом линий скольжения вязкой прочности сварного соединения с подрезом прямошовных труб большого диаметра// Пробл. прочности. – 2004. – № 3. – С. 72–82.
11. Дильман В.Л., Остсемин А.А. О напряженно-деформированном состоянии пластического кольца при растяжении// Изв. РАН. Механика твердого тела. – 2002. – № 2. – С. 109–120.

*Поступила в редакцию 1 декабря 2004 г.*