УДК 539.3

# Взрывное деформирование и разрушение толстостенных цилиндров

## А. В. Герасимов

НИИ прикладной математики и механики при Томском госуниверситете, Томск, Россия

Рассматриваются особенности деформирования и разрушения толстостенных цилиндров при действии продуктов детонации. Отмечаются откольные эффекты в торцевой части цилиндра и регулярные вихревые структуры по его толщине после разлета продуктов детонации из заполненной взрывчатым веществом полости.

Ключевые слова: взрыв, детонация, упругопластическое тело, пористость, разрушение, численный метод, толстостенный цилиндр.

Введение. Проблеме деформирования и разрушения толстостенных цилиндров при взрывном нагружении продуктами детонации взрывчатых веществ (ВВ) посвящен ряд экспериментальных [1, 2] и теоретических [3-6] исследований. При этом толщина рассматриваемых цилиндров была заметно меньше радиуса заряда ВВ, расположенного во внутренней полости этих цилиндров. В данной работе представлены результаты математического моделирования процессов расширения и повреждения толстостенных упругопластических цилиндров (толщина их в несколько раз превышает радиус полости, заполненной ВВ) без днищ при действии скользящей детонации.

Постановка задачи. Рассматривался толстостенный упругопластический цилиндр без днищ, заполненный зарядом ВВ. Упрощенная схема ударно-волнового процесса при взрывном нагружении цилиндра приведена на рис. 1. На торцах оболочка не замкнута. В начальный момент времени на левом торце инициируется плоская детонационная волна (ДВ), распространяющаяся по ВВ в сторону правого торца, и начинается истечение продуктов детонации (ПД) в вакуум. По достижении ДВ правого торца также начинается истечение продуктов взрыва. В оболочке формируется бегущая косая ударная волна (КУВ), инициируемая детонационной волной. В свою очередь, косая ударная волна, отражаясь от внешней поверхности, образует волну разгрузки BP<sub>1</sub>. При выходе КУВ на правый торец цилиндра формируется вторая волна разгрузки BP2. Взаимодействие этих двух волн приводит к возникновению в стенке цилиндра зоны растягивающих напряжений и, как следствие, роста поврежденностей и откольных эффектов.



Рис. 1. Расчетная схема.

© А. В. ГЕРАСИМОВ, 2003 84

Для моделирования поведения поврежденного материала применяется модель пористого идеально упругопластического тела, разрушение которого описывается кинетическим уравнением [7] как процесс накопления и роста микроразрушений (микропор). Для учета продуктов детонации использовалась модель невязкого нетеплопроводного газа.

Система уравнений, описывающая движение пористой упругопластической среды и базирующаяся на законах сохранения массы, импульса и энергии, имеет следующий общий вид [6–8]:

$$\begin{cases} \frac{1}{\rho} \frac{d\rho}{dt} + \frac{\partial v_i}{\partial x_i} = 0; \\ \rho \frac{dv_i}{dt} = \frac{\partial S_{ij}}{\partial x_j} - \frac{\partial P}{\partial x_i}; \\ \rho \frac{dE}{dt} = S_{ij} \varepsilon_{ij} + \frac{P}{\rho} \frac{d\rho}{dt}; \\ S_{ij} = \sigma_{ij} + P \delta_{ij}. \end{cases}$$
(1)

Физические соотношения брали в форме Прандтля–Рейса при условии текучести Мизеса:

$$\begin{aligned}
2\mu(e_{ij} - \frac{1}{3}e_{kk}\delta_{ij}) &= \frac{DS_{ij}}{Dt} + \lambda S_{ij}; \\
S_{ij}S_{ij} &= \frac{2}{3}\sigma^{2}; \\
\frac{DS_{ij}}{Dt} &= \frac{dS_{ij}}{dt} - S_{ik}\omega_{jk} - S_{jk}\omega_{ik}; \\
2\omega_{ij} &= \frac{\partial v_{i}}{\partial x_{j}} - \frac{\partial v_{j}}{\partial x_{i}}; \\
2e_{ij} &= \frac{\partial v_{i}}{\partial x_{j}} + \frac{\partial v_{j}}{\partial x_{i}},
\end{aligned}$$
(2)

где  $x_i$  – координаты; t – время;  $\rho$  – текущая плотность;  $v_i$  – компоненты вектора скорости;  $S_{ij}$  – компоненты девиатора напряжений; P – давление; E – удельная внутренняя энергия;  $\varepsilon_{ij}$  – компоненты девиатора тензора скоростей деформаций;  $e_{ij}$  – компоненты тензора скоростей деформаций;  $e_{ij}$  – компоненты тензора скоростей деформаций;  $\sigma_{ij}$  – компоненты тензора напряжений;  $\frac{D}{Dt}$  – производная Яуманна;  $\mu$  – модуль сдвига;  $\sigma$  – предел текучести;  $\delta_{ij}$  – символ Кронекера. С целью компактности соотношения записаны для прямоугольной системы координат, переход к цилиндрической системе не представляет большого труда. Все физические величины в соотношениях (1), (2) относятся к пористой среде; они дополняются кинетическим уравнением, позволяющим описать рост и сжатие сферических пор [7]:

А. В. Герасимов

$$\frac{d\alpha}{dt} = -\frac{(\alpha_0 - 1)^{2/3}}{\eta} \alpha (\alpha - 1)^{1/3} \Delta P \operatorname{sign}(P);$$
$$\alpha = \frac{V + V_s}{V_s}; \qquad \Delta P = |P| - \frac{a_s}{\alpha} \ln \frac{\alpha}{\alpha - 1},$$

где  $\alpha_0, a_s, \eta$  – константы материала;  $V_s$  – удельный объем сплошного компонента пористой среды; V – удельный объем пор.

Давление в пористой среде определяется по уравнению состояния для сплошного компонента:  $P = P_s(V_s, E)/\alpha$ . Уравнение состояния используется в виде [7]

$$P_{s} = \frac{K_{s}(1 - (\Gamma_{0}\xi/2))}{(1 - c\xi)^{2}}\xi + \rho_{0s}\Gamma_{0}E.$$

В этих соотношениях индекс *s* относится к материалу матрицы;  $\Gamma_0$  – коэффициент Грюнайзена; *c*,  $K_s$  – константы материала;  $\xi = 1 - \rho_{0s}/\rho_s$ ;  $\rho_{0s}$  – начальная плотность. Прочностные характеристики пористого материала рассчитываются по следующим соотношениям [7]:

$$\sigma = \sigma_s / \alpha; \qquad \mu = \mu_s (1 - \Phi) \left( 1 - \frac{6K_s + 12\mu_s}{9K_s + 8\mu_s} \Phi \right); \qquad \Phi = (\alpha - 1)/\alpha.$$

По достижении пористостью  $\Phi$  значения  $\Phi_* = 0,3$  материал оболочки в данной ячейке полагался разрушенным.

Система уравнений газовой динамики для пространственного осесимметричного движения ПД в эйлеровых переменных имеет вид [8]

$$\begin{cases} \frac{\partial \rho r}{\partial t} + \frac{\partial \rho ur}{\partial z} + \frac{\partial \rho vr}{\partial r} = 0; \\ \frac{\partial \rho ur}{\partial t} + \frac{\partial (P + \rho u^2)r}{\partial z} + \frac{\partial \rho uvr}{\partial r} = 0; \\ \frac{\partial \rho v}{\partial t} + \frac{\partial \rho uv}{\partial z} + \frac{\partial (P + \rho v^2)}{\partial r} = -\frac{\rho v^2}{r}; \\ \frac{\partial er}{\partial t} + \frac{\partial (e + P)ur}{\partial z} + \frac{\partial (e + P)vr}{\partial r} = 0; \\ P = P(\rho, E); \quad e = \rho(E + q^2/2); \\ q^2 = u^2 + v^2, \end{cases}$$
(3)

где e – полная энергия единицы объема газа; u, v – осевая и радиальная компоненты вектора скорости соответственно;  $\rho$  – плотность газа; E – удельная внутренняя энергия газа. В расчетах уравнение состояния для ПД использовалось в виде политропы Ландау–Станюковича [9].

Для системы уравнений, описывающей пространственное осесимметричное движение оболочки под действием ПД, ставились следующие начальные и граничные условия.

В качестве начальных данных для оболочки используется невозмущенное состояние материала:  $\rho = \rho_0$ ,  $\sigma_{ij} = 0$ ,  $v_i = 0$ , E = 0. Для ПД в момент времени t = 0 в узкой зоне задается автомодельное распределение параметров за фронтом ДВ, полученное для одномерной задачи об истечении ПД в вакуум с поверхности плоского заряда [10]. Для политропы Ландау– Станюковича  $P = A\rho^3$  такое распределение приведено в [9]. В случае, когда используется уравнение вида  $P = P(\rho, E)$ , начальное распределение параметров получалось численным решением одномерной задачи о детонации плоского слоя ВВ по методике, предложенной ранее [5].

Граничные условия следующие:

на свободной поверхности

$$\sigma_n = \tau_n = 0,$$

на оси симметрии

$$v_n = 0, \qquad \tau_n = 0,$$

в зоне контакта ПД с оболочкой

$$\sigma_n = -P, \qquad \tau_n = 0, \qquad U_n = v_n.$$

Здесь  $\sigma_n$ ,  $\tau_n$  – нормальная и касательная компоненты вектора напряжения;  $v_n$ ,  $U_n$  – нормальные к поверхности контакта компоненты вектора скорости частиц оболочки и частиц газа соответственно.

Для ПД на оси симметрии имеем v = 0. Пока ДВ не достигла правого торца, она является границей расчетной области для ПД, параметры которой равны параметрам в точке Чепмена–Жуге:  $\rho = \rho_j$ ,  $P = P_j$ , v = 0,  $u = u_j$ . На открытом левом торце в силу того, что здесь реализуется сверхзвуковой режим и звуковая линия по мере расширения оболочки перемещается внутрь нее [10], граничные условия не ставятся. После выхода ДВ на правый торец на нем аналогично левому торцу цилиндра граничные условия для ПД не ставятся.

Метод решения. Тестовые расчеты. Решение поставленных задач проводилось с применением варианта совместного эйлерово-лагранжева метода [4]. Для расчета оболочки использовался метод второго порядка аппроксимации типа "крест" [6], а для решения уравнений, описывающих движение ПД, – метод Маккормака [11]. Нефизические осцилляции за фронтом ударной волны в оболочке подавлялись с помощью комбинированной искусственной вязкости (квадратичная плюс линейная). Тензорная вязкость, стабилизирующая расчетную сетку от искажений типа "песочные часы" и реализуемая на треугольных ячейках, прилегающих к рассчитываемой точке, бралась аналогично подходу Вилкинса [12]. В случае газа (ПД) нефизические осцилляции подавлялись монотонизацией решения [13].

#### А. В. Герасимов

Для расчета течения ПД использовалось отображение физической области течения газа на прямоугольную расчетную область, т.е. реализовывался метод подвижных эйлеровых сеток. С целью оценки предложенного подхода проведено решение тестовой задачи об откольном разрушении толстостенной оболочки при ударе по ней тонкостенной оболочкой, разгоняемой продуктами детонации ВВ. Результаты численного моделирования сравнивались с экспериментальными [14], полученными для внешней оболочки толщиной 0,55 см и внутренним радиусом  $R_0 = 2,4$  см и медной тонкостенной оболочки толщиной 0,2 см и внешним радиусом  $R_2 = 1,0$  см. Поскольку сильное уменьшение толщины стенки оболочки при ее расширении (более чем в два раза) заметно увеличивает время расчета, для нее использовалась модель несжимаемой жидкой тонкой оболочки [9], т.е. учитывались только ее инерционные свойства. Скорость соударения была близка к скорости соударения, замеренной в [14]. Полученная экспериментально толщина откольного слоя, составляющая 0,165 см, сравнивалась с расчетной, равной 0,195 см, что для приближенного описания свойств внешней оболочки следует признать достаточно хорошим совпадением.

**Результаты расчетов**. Рассматривались толстостенные стальные цилиндры, аналогичные используемым в экспериментах [1]. Основные результаты численных экспериментов приведены на рис. 2–4. Объектом исследований служила оболочка длиной 34 см и внешним радиусом 10 см. Скорость детонации ВВ – 8470 м/с, плотность – 1,865 г/см<sup>3</sup>.

Внутренний радиус представленных на рис. 2 и 3, 4 оболочек составлял 2,5 и 1,25 см соответственно. Предполагалось, что оболочка незамкнута и после выхода детонационной волны на правый торец и разлета ПД в вакуум давление в полости равно нулю. На рис. 2, 3 приведены текущие конфигурации цилиндра и выделены ячейки с максимальным уровнем повреждения в стенке оболочки для фиксированного значения осевой лагранжевой координаты ячейки, иными словами, для ячеек с одним и тем же номером по оси вращения. На рис. 2,а момент времени составляет 100 мкс, на рис. 2,6, 3 – 150 мкс. Повреждения возникают внутри стенки оболочки, ближе к правому торцу, вследствие чего формируется конусообразная полоса максимальных поврежденний. При достаточном уровне растягивающих напряжений здесь образуется откольная трещина и от оболочки отделяется конусообразный фрагмент. Это обусловлено характером взаимодействия бегущей по цилиндру косой ударной волны с боковой поверхностью и правым торцом цилиндра. Интерференция волн разгрузки от свободных границ и приводит к формированию конической откольной поверхности. Полученные в расчетах результаты качественно подтверждаются экспериментальными данными других авторов [15, 16]. В [15] представлены результаты экспериментов по подрыву небольших зарядов в канале толстостенного цилиндра, в [16] эксперименты проводились для полых цилиндров, полностью заполненных ВВ.

Для меньшего радиуса внутренней полости и соответственно количества ВВ результаты расчетов приведены на рис. 2,6 и 3. Как видно, полоса и величина повреждений заметно уменьшаются (рис. 3). Снижение предела текучести с 0,64 (рис. 2,6) до 0,33 ГПа (рис. 3) проявляется в более выраженном характере конической полосы повреждений (рис. 3), хотя коли-

чественно уровень повреждения заметно меньше, чем в случае, приведенном на рис. 2, а. Уменьшение прочностных характеристик привело также к увеличению радиуса внутренней полости.



Рис. 2. Текущая конфигурация цилиндра и полоса максимальных уровней повреждения: *а*, *б* – внутренний радиус соответственно 2,5 и 1,25 см.

|   | And the second s |
|---|--|
| 김 공격 김 승규는 승규는 사내는 바로운 문 가운 분위에 가지 못했다. 이 바 가 다 가 가 가 가 가 가 가 가 가 가 가 다 가 가 가 가 가   |  |
|   |  |
| 말 수 있 M M M M M M M M M M M M M M M M M M   |  |
| C 프레이 프레이 등 등 등 등 등 이 이 이 이 이 이 이 이 이 이 이 이 이 이   |  |
| 김 김 김 김 김 김 의 의 의 의 의 의 은 은 은 은 것 같 것 같 것 같 것 같 것 같 것 같 수 있 것 가지 못 했다.  |  |
| ,   |  |
| 깉삔삔꺄휸툐倌훕 <u>쿧껆곹</u> 슻슻탒쒼븮훕븮훕렮렮렮렮렮렮렮렮븮똜똜똜똜 <sub>뙨</sub> 놰 <sup>놰놰놰</sup> 쀻븮놎긎깇   |  |
| <b>꺡</b> , 2017년 2017 |  |
|   |  |
| <b>;;;;;;;;;;;;;;;;;;;;;;;;;;;;;;;;;;;;</b>   |  |
|   |  |
|   |  |
|   |  |
|   | FIHI   |
|   | -011   |

Рис. 3. Текущая конфигурация цилиндра и полоса максимальных уровней повреждения для предела текучести 0,33 1'lla.



Рис. 4. Вихревое поле в стенках толстостенного цилиндра: *а*, *б* – предел текучести равен соответственно 0,66 и 0,33 ГПа.

### А. В. Герасимов

Ранее [17, 18] отмечены интересные эффекты формирования вихревых структур в ударниках и преградах при упругих соударениях. В данной работе подобная картина наблюдалась при взрывном нагружении толстостенных упругопластических цилиндров. На рис.  $4,a,\delta$  представлены поля скоростей для цилиндров, аналогичных приведенным на рис.  $2,\delta$  и 3 соответственно.

Поле скоростей, сформировавшееся в стенке оболочки (рис. 4,a) в результате взаимодействия волн нагрузки и разгрузки, носит весьма сложный и нестационарный характер. Отчетливо видны вихревые структуры по всему объему цилиндра. Влияние предела текучести проиллюстрировано на рис.  $4, \delta$ . Уменьшение прочностных характеристик в два раза привело к большей регулярности поля скоростей и к заметному смещению вихревых структур к торцам цилиндра.

Заключение. Приведенные результаты показывают, что картина деформирования и разрушения толстостенных цилиндров заметно отличается от поведения более тонкостенных оболочек. Это проявляется в формировании на торце, противоположном зоне инициирования BB, рассматриваемых цилиндров конусообразных откольных трещин, а также в образовании своеобразных вихревых структур при упругопластическом течении материала стенки оболочки. Эти явления обусловлены интенсивной разгрузкой системы ПД–цилиндр при "выдувании" продуктов детонации из относительно небольшой полости с зарядом BB и резким спадом давления в ней, геометрическими параметрами цилиндра и физико-механическими характеристиками его материала.

## Резюме

Розглядаються особливості деформування і руйнування товстостінних циліндрів під дією продуктів детонації. Відмічено ефекти відколу в торцевій частині циліндра і регулярні вихрові структури по його товщині після розльоту продуктів детонації із заповненої вибуховою речовиною порожнини.

- 1. *Райнхарт Дж.*, *Пирсон Дж*. Поведение материалов при импульсных нагрузках. М.: Изд-во иностр. лит., 1958. 296 с.
- 2. Грязнов Е. Ф., Карманов Е. В., Селиванов В. В., Хахалин С. В. Морфология разрушения цилиндрических оболочек на волновой стадии // Пробл. прочности. – 1984. – № 8. – С. 89 – 92.
- 3. Костин В. В., Резцов А. С., Сугак С. Т., Фортов В. Е. Численное моделирование взрывного разрушения толстостенных цилиндров. Минск, 1990. 59 с. (Препр. /АН БССР. Ин-т тепло- и массообмена, № 25).
- 4. *Герасимов А. В.* Численное моделирование откольных разрушений в толстостенных оболочках при различных схемах взрывного нагружения // Прикл. механика и теорет. физика. 1996. **37**, № 3. С. 151 159.
- 5. *Герасимов А. В.* Взрывное разрушение замкнутых цилиндров // Пробл. прочности. 1997. № 4. С. 44 51.

- 6. *Уилкинс М. Л.* Расчет упругопластических течений // Вычислительные методы в гидродинамике. М.: Мир, 1967. С. 212 263.
- 7. Johnson J. N. Dynamic fracture and spallation in ductile solids // J. Appl. Phys. 1981. 52, No. 4. P. 2812 2825.
- Численное решение многомерных задач газовой динамики / Под ред. С. К. Годунова. – М.: Наука, 1976. – 400 с.
- 9. Баум Ф. А., Орленко Л. П., Станюкович К. П. и др. Физика взрыва. М.: Наука, 1975. 704 с.
- 10. Одинцов В. А., Селиванов В. В., Чудов Л. А. Расширение толстостенной цилиндрической оболочки под действием взрывной нагрузки // Изв. АН СССР. Механика твердого тела. 1975. № 5. С. 161 168.
- 11. *McCormack R. W.* The effect of viscosity in hypervelocity impact cratering // AIAA Paper. 1969. No. 69. 354 p.
- 12. Wilkins M. L. Use of artificial viscosity in multidimensional fluid dynamic calculations // J. Comput. Phys. 1980. **36**, No. 3. P. 281 303.
- Лобановский Ю. И. О монотонизации конечно-разностных решений в методах сквозного счета // Журн. вычислит. математики и мат. физики. – 1979. – 19, № 4. – С. 1063 – 1069.
- Грязнов Е. Ф., Одинцов В. А., Селиванов В. В. Гладкие кольцевые отколы // Изв. АН СССР. Механика твердого тела. – 1976. – № 6. – С. 148 – 153.
- 15. *Foltz J. V. and Grace F. I.* Application of spall phenomena to gun explosion problem // J. Appl. Phys. 1974. **45**, No. 10. P. 4649 4651.
- Nash M. A. and Cullis I. G. Numerical modeling of fracture a model for ductile fracture in triaxial states of stress // Paper presented at 3rd Conf. Mechanical Properties High Rates of Strain. – Oxford, 1984. – P. 307 – 314.
- 17. Андрющенко В. А., Головешкин В. А., Холин Н. Н. Вихревые движения твердых тел в динамических задачах теории упругости // Инж.-физ. журн. 1999. 72, № 4. С. 802 809.
- Горельский В. А., Зелепугин С. А. Вихревые структуры в керамике при высокоскоростном ударе // Письма в журн. техн. физики. – 1997. – 23, № 24. – С. 86 – 90.

Поступила 25. 06. 2002