УДК 532.5+519.673

МАТЕМАТИЧЕСКОЕ ОПИСАНИЕ ДВУХ СПОСОБОВ ГАЗОДИНАМИЧЕСКОГО ВОЗДЕЙСТВИЯ НА МИШЕНЬ С ИСПОЛЬЗОВАНИЕМ РЕШЕНИЯ СУЧКОВА

Е. И. Понькин

(СФТИ НИЯУ МИФИ, г. Снежинск Челябинской области)

Двойную волну Сучкова как частное решение системы уравнений, описывающей двумерное газодинамическое течение, прилегающее к косой стенке, предлагается использовать при моделировании двух способов воздействия на мишень в экспериментах по управляемому термоядерному синтезу. При первом способе воздействия на мишень движением сжимающего непроницаемого поршня установлено, что в окрестности точки примыкания поршня к косой стенке возникает область большой локальной кумуляции. Эта область и параметры кумуляции тем больше, чем более острым является угол наклона поверхности непроницаемого поршня к косой стенке в начальный момент времени. При втором способе воздействия на мишень газ в области двойной волны Сучкова сжимается проницаемым поршнем с заданным давлением. Линия этого поршня всегда перпендикулярна косой стенке, и эффекта большой локальной кумуляции, естественно, не наблюдается. Для обоих рассмотренных случаев исследованы значения газодинамических параметров и интегральные характеристики течений сжатия. В том числе определено, какие массы газа сжаты до разных значений давления и какие энергетические вклады в процесс сжатия дают разные участки сжимающих поршней.

Ключевые слова: центрированная волна, двойная волна Сучкова, закон движения поршня, газодинамические параметры.

Введение

В физических экспериментах по реализации управляемого термоядерного синтеза (УТС) на мишень воздействуют двумя способами: движением сжимающего непроницаемого поршня и заданным внешним давлением. Один из вариантов мишени [1], для которой реализуется первый способ воздействия, приведен на рис. 1. Здесь энергия (ток тяжелых ионизированных частиц) вкладывается в бериллий, который, расширяясь, давит на золотой цилиндр, а последний как непроницаемый поршень воздействует на DT-мишень.

Мишень со вторым способом внешнего воздействия используется в установке NIF (рис. 2, *a*). Импульс 192 лазеров направляется в капсулу с шаровой мишенью из DT (рис. 2, *b*), что соответствует воздействию на мишень со всех сторон одинаковым давлением. Положительных результатов подобных экспериментов нет из-за неустойчивости этого сжатия [2], что, в частности, видно из рис. 2, *e*.

В работах [3, 4] предложены другие конфигурации мишеней, в которых в процессе сжатия радиусы кривизны непроницаемых сжимающих поверхностей не стремятся к нулю. Роль таких поверхностей выполняют грани тетраэдра (рис. 3, *a*) или треугольной призмы (рис. 3, *б*), выпуклые соответственно к центру или оси симметрии. Это геометрическое свойство мишеней повышает устойчивость течений сжатия. В процессе сжатия мишеней характер выпуклости поверхностей не изменяется.

Математическое описание безударного сжатия мишени при различных способах воздействия можно получить, используя решение [5, 6] задачи об истечении газа в вакуум с косой стенки в пространстве физических переменных x/t, y/t.



Рис. 1. Цилиндрическая мишень для реализации УТС



Рис. 2. Установка NIF в Ливерморской национальной лаборатории (США) для реализации УТС [2]



Рис. 3. Возможные конфигурации мишеней для УТС: *a* — тетраэдр с гранями, выпуклыми к центру; *б* — треугольная призма с гранями, выпуклыми к оси симметрии

В работе [6] в пространстве физических переменных x/t, y/t построено автомодельное решение системы уравнений газовой динамики (СУГД) в виде сходящегося ряда по степеням ϑ , где ϑ — известная функция независимых переменных x/t, y/t. Это решение при $t \ge 0$ описывает истечение политропного газа в вакуум с косой стенки, а при $t \le 0$ — неограниченное сжатие газа, первоначально заполнявшего призматический объем. В задаче об истечении в вакуум момент времени t = 0является начальным моментом движения газа. В задаче о сжатии момент t = 0 является конечным моментом движения газа — моментом сильного сжатия, коллапса, когда весь газ оказывается сжатым до двумерной поверхности и плотность газа обращается в бесконечность.

Для согласованного случая, когда выполняется соотношение

$$tg^2 \alpha = \frac{(\gamma+1)}{(3-\gamma)},\tag{1}$$

где α — угол наклона косой стенки, γ — показатель политропы газа, получается одно известное [7] частное решение, задаваемое конечным отрезком сходящегося ряда, — двойная волна Сучкова (ДВС). В работе [7] это решение построено в пространстве годографа, т. е. независимых переменных u, v — компонент вектора скорости газа. ДВС переходит в упомянутое выше частное решение в пространстве физических переменных x/t, y/t, имеющее вид конечного отрезка сходящегося ряда [5, 6], после применения к ДВС обратного перехода от независимых переменных u, v к независимым переменным x/t, y/t.

В работе [8] ДВС была интерпретирована для описания сильного сжатия газа, заполняющего специальный призматический объем. При этом была установлена принципиально бо́льшая степень кумуляции газа, чем при неограниченном сжатии плоских, цилиндрических и сферических объемов газа. Однако в работе [8] и последующих работах А. Ф. Сидорова законы движения сжимающих поршней не найдены, конкретные свойства течений не исследованы и конфигурации течений не замкнуты.

В данной работе построено математическое описание двух способов воздействия на мишень: первый способ — движением сжимающего непроницаемого поршня, второй — заданным внешним давлением (с помощью проницаемого поршня). Также найдены законы движения сжимающих поршней с использованием решения СУГД [5, 6] в согласованном случае (1).

Для рассматриваемых способов воздействия на мишень исследовано распределение давления в области, образованной течениями центрированной волны (ЦВ) сжатия и ДВС (для краткости область ЦВ+ДВС), в том числе вдоль участка поршня, сжимающего газ в области ДВС. Также исследованы интегральные характеристики течения в области ЦВ+ДВС: определены энергетические вклады отдельных участков поршней в процессе сжатия и массы газа, сжатые до разных значений давления различными участками сжимающих поршней.

Кроме того, в работе исследована зависимость характера кумуляции газа от геометрического положения непроницаемого поршня в начальный момент времени.

Описание с использованием ДВС сильного сжатия мишени по первому способу воздействия

Постановка задачи. Пусть в начальный момент времени $t_0 = -1$ политропный газ покоится в области плоскости OXY, ограниченной четырьмя прямыми непроницаемыми стенками (рис. 4, *a*):

- 1) x = 0 при $0 \le y \le y_*;$
- 2) $y = y_* > 0$ при $x_0 \le x \le 0;$
- 3) $x = x_0$ при $x_0 \operatorname{tg} \alpha \le y \le y_*$;
- 4) $y = x \operatorname{tg} \alpha$ при $x_0 \le x \le 0$,

где значение x_0 равно значению t_0 , а значение константы y_* определяет массу сжимаемого газа при $t > t_0$.

Скорость звука покоящегося газа равна единице. В момент времени t_0 поршень (вертикальная стенка $x = x_0$) начинает плавно вдвигаться в газ так, чтобы сжатие газа происходило безударно, и при t = 0 весь газ сжимается до бесконечной плотности на прямой x = 0 (при $y \ge 0$).

На рис. 4, *б* область ЦВ отделена от покоящегося газа вертикальной звуковой характеристикой *AB*, которая распространяется по закону [9]

x = t.

Слева область ЦВ ограничена участком CD сжимающего непроницаемого поршня. Закон движения CD, сжимающего течение вида ЦВ в момент времени t = 0 до прямой x = 0 ($y \ge 0$), известен [10, 11]:

$$x^{p}(t) = \left(x_{0} + \frac{t_{0}}{\varkappa}\right) \left(\frac{t}{t_{0}}\right)^{1/(\varkappa+1)} - \frac{t}{\varkappa}, \quad (2)$$

где $\varkappa = (\gamma - 1)/2$. В случае воздуха $\gamma = 1,402 \approx 7/5, \ \varkappa = 0,201 \approx 1/5$; для водорода $\gamma = 5/3, \ \varkappa = 1/3$.

Области ЦВ и ДВС разделены звуковой характеристикой *AD* (см. рис. 4, *б*), которая в рассматриваемом согласованном случае (1) является прямой, задаваемой уравнением [10, 11]

$$y = \frac{\sqrt{\beta}\varkappa}{\varkappa + 1}x + \frac{\sqrt{\beta}}{\varkappa + 1}t,$$

где $\beta = (\varkappa + 1) / (1 - \varkappa) = (\gamma + 1) / (3 - \gamma).$ Область ДВС ограничена слева участком *DE* непроницаемого сжимающего поршня.



Рис. 4. Начальная конфигурация течения при $t_0 = -1$ (a) и его конфигурация при $t_0 < t < 0$ (b): 0 — покоящийся газ; 1 — область ЦВ; 2 — область ДВС

Точное автомодельное решение СУГД для согласованного случая в области ДВС в пространстве физических переменных x/t, y/t задается функциями c, u и v [5, 6]:

$$c = \frac{1}{\beta} \left(1 + \varkappa \frac{x}{t} + \varkappa \sqrt{\beta} \frac{y}{t} \right); \quad u = \left(1 - \frac{\varkappa}{\beta} \right) \frac{x}{t} - \frac{\varkappa}{\sqrt{\beta}} \frac{y}{t} - \frac{1}{\beta}; \quad v = -\frac{\varkappa}{\sqrt{\beta}} \frac{x}{t} + (1 - \varkappa) \frac{y}{t} - \frac{1}{\sqrt{\beta}}. \tag{3}$$

Здесь u, v — декартовы компоненты вектора скорости газа; $c = \rho^{(\gamma-1)/2}$ — скорость звука газа в рассматриваемом случае изэнтропических течений; ρ — плотность газа. Связь между плотностью и давлением газа устанавливается через уравнение состояния для политропного газа $p = \rho^{\gamma}/\gamma$.

Все переменные в задаче стандартным образом сделаны безразмерными с использованием конкретных значений размерных масштабных значений t_{00} , x_{00} , u_{00} , ρ_{00} — времени, расстояния, скорости и плотности соответственно. При этом положено

$$t_{00} = \frac{x_{00}}{u_{00}};$$
 $u_{00} = c_{00};$ $c_{00} = \rho_{00}^{(\gamma-1)/2}$

Оценка мощности энерговложения A_r в мишень (область UB + ABC + nокоящийся газ) выполнялась по формуле

$$A_r = \frac{1}{\Delta t} \int\limits_{V_1}^{V_2} p dV,\tag{4}$$

где Δt — время, за которое в мишень вкладывается энергия, затрачиваемая на изменение объема области $\mu B + \mu BC$ + покоящийся газ от значения V_1 до значения V_2 ; p — распределение давления в данной области.

Расчет массы сжимаемого в моменты времени $t_0 < t < 0$ газа выполнялся для областей давления A_p , B_p и C_p , задаваемых следующими неравенствами:

$$A_p: \quad \frac{3}{4}p_{\max} \le p \le p_{\max}; \qquad B_p: \quad \frac{2}{3}p_{\max} \le p \le p_{\max}; \qquad C_p: \quad \frac{1}{2}p_{\max} \le p \le p_{\max}, \tag{5}$$

где p_{\max} — максимальное давление в ДВС между участком *DE* сжимающего поршня, косой стенкой и характеристикой *AD*.

Алгоритм построения поверхности непроницаемого поршня, сжимающей газ в области ДВС. Контактная характеристика *DE* будет совпадать с поверхностью непроницаемого поршня, сжимающего газ в области ДВС, когда каждая точка поверхности поршня будет иметь скорость, равную скорости частиц газа в данный момент времени. Закон движения частиц газа в области ДВС, согласно [5, 6], задается следующими выражениями:

$$x(t) = \frac{x_0 + \sqrt{\beta}y_0 + \frac{t_0}{\varkappa}}{1 + \beta} \left(\frac{t}{t_0}\right)^{\frac{1-\varkappa}{1+\varkappa}} - \frac{1 + \sqrt{\beta}\varkappa\left(\frac{y_0}{t_0} - \sqrt{\beta}\frac{x_0}{t_0}\right)}{1 + \beta}\frac{t}{\varkappa};\tag{6}$$

$$y(t) = \frac{\left(x_0 + \sqrt{\beta}y_0 + \frac{t_0}{\varkappa}\right)\sqrt{\beta}}{1+\beta} \left(\frac{t}{t_0}\right)^{\frac{1-\varkappa}{1+\varkappa}} + \frac{\varkappa\left(\frac{y_0}{t_0} - \sqrt{\beta}\frac{x_0}{t_0}\right) - \sqrt{\beta}}{1+\beta}\frac{t}{\varkappa}.$$
(7)

В момент времени $t = t_0 + \varepsilon$, где $\varepsilon = 0,1$, рассмотрим поверхность поршня *CDE*, показанную на рис. 4, б, как набор *m* точек. Дискретизируем ось времени $t: t_i = (t_0 + \varepsilon) \frac{n-1}{n} i$, где n — число интервалов разбиения промежутка времени от $t_0 + \varepsilon$ до 0; *i* задает номер временного интервала. Тогда для моментов времени $t_i \ge t_0 + \varepsilon$ формулы (2), (6) и (7) переписываются в следующем виде:

– в области ЦВ, когда $y_{i,j} \ge y_{D,i}$ и $x_{i,j}^p = x_{i,j} = x_{D,i}$:

$$x_{i,j}^{p} = \left(x_{i-1,j}^{p} + \frac{t_{i-1}}{\varkappa}\right) \left(\frac{t_{i}}{t_{i-1}}\right)^{1/(\varkappa+1)} - \frac{t_{i}}{\varkappa};$$
(8)

– в области ДВС, когда $y_{i,j} < y_{D,i}$ и $x_{i,j} < x_{D,i}$:

$$x_{i,j} = \frac{x_{i-1,j} + \sqrt{\beta}y_{i-1,j} + \frac{t_{i-1}}{\varkappa}}{1+\beta} \left(\frac{t_i}{t_{i-1}}\right)^{\frac{1-\varkappa}{1+\varkappa}} - \frac{1 + \sqrt{\beta}\varkappa \left(\frac{y_{i-1,j}}{t_{i-1}} - \sqrt{\beta}\frac{x_{i-1,j}}{t_{i-1}}\right)}{1+\beta} \frac{t_i}{\varkappa}; \tag{9}$$

$$y_{i,j} = \frac{\left(x_{i-1,j} + \sqrt{\beta}y_{i-1,j} + \frac{t_{i-1}}{\varkappa}\right)\sqrt{\beta}}{1+\beta} \left(\frac{t_i}{t_{i-1}}\right)^{\frac{1-\varkappa}{1+\varkappa}} + \frac{\varkappa\left(\frac{y_{i-1,j}}{t_{i-1}} - \sqrt{\beta}\frac{x_{i-1,j}}{t_{i-1}}\right) - \sqrt{\beta}}{1+\beta}\frac{t_i}{\varkappa}.$$
(10)

Здесь $x_{i,j} = x_j(t_i); y_{i,j} = y_j(t_i); j$ задает точку на поверхности поршня $CDE, j = \overline{1, m}; i = \overline{1, n}$. Пара $(x_{D,i}, y_{D,i})$ задает координаты точки D, которые определяются выражениями

$$x_{D,i} = \left(x_{D,i-1} + \frac{t_{i-1}}{\varkappa}\right) \left(\frac{t_i}{t_{i-1}}\right)^{1/(\varkappa+1)} - \frac{t_i}{\varkappa}; \qquad y_{D,i} = \frac{\varkappa\sqrt{\beta}}{1+\varkappa} x_{D,i} + \frac{\sqrt{\beta}}{1+\varkappa} t_i.$$
(11)

При i = 1 $x_{D,1} = x^p (-1+\varepsilon); y_{D,1} = \frac{\varkappa \sqrt{\beta}}{1+\varkappa} x^p (-1+\varepsilon) + \frac{\sqrt{\beta}}{1+\varkappa} (-1+\varepsilon).$

Точка D по закону (11) движется вверх по поверхности поршня на участке CD, сжимающей газ в области ЦВ. Тем самым количество точек поршня на участке CD уменьшается, а количество точек поршня на участке DE увеличивается.

Результаты математического моделирования первого способа воздействия на мишень. Рассмотрим случай, когда в момент времени $t = t_0 + \varepsilon$ участок DE непроницаемого поршня перпендикулярен косой стенке (см. рис. 4, б). Введем обозначения: $t_{0\varepsilon} = t_0 + \varepsilon$; $x_{0\varepsilon}^p = x^p(t_{0\varepsilon})$; m_1 начальное количество точек на участке DE; m_2 — начальное количество точек на участке CD. Тогда можно определить координаты $m = m_1 + m_2$ точек поверхности непроницаемого поршня CDEв начальный момент времени: — для участка DE в области ДВС, когда $j = \overline{1, m_1}$:

$$M_{1,j} = \left(x_{1,j} = \frac{m_1 \left(x_{0\varepsilon}^p + t_{0\varepsilon} \right) + \left(x_{0\varepsilon}^p - t_{0\varepsilon} \right) j}{2m_1}, \ y_{1,j} = \frac{x_{0\varepsilon}^p + t_{0\varepsilon}}{\sqrt{\beta} \left(1 - \varkappa \right)} - \frac{x_{1,j}}{\sqrt{\beta}} \right);$$
(12)

— для участка CD в области ЦВ, когда $j = \overline{(m_1 + 1), m}$:

$$M_{1,j} = \left(x_{1,j} = x_{0\varepsilon}^p, \ y_{1,j} = \frac{\varkappa x_{0\varepsilon}^p + t_{0\varepsilon}}{\sqrt{\beta} (1-\varkappa)} + \left[1 - \frac{\varkappa x_{0\varepsilon}^p + t_{0\varepsilon}}{\sqrt{\beta} (1-\varkappa)}\right] \frac{j - m_1}{m_2}\right).$$
(13)

Координаты точек исходной поверхности поршня CDE, задаваемые формулами (12), (13), используются для определения координат точек поверхности непроницаемого поршня в последующие моменты времени $t > t_{0\varepsilon}$ по формулам (7)—(9).

На рис. 5 показаны результаты расчета положения поршня *CDE* от времени и функции *p* в области ЦВ+ДВС для исходного наклона участка непроницаемого поршня *DE*, перпендикулярного косой стенке в области ДВС.

Из рис. 5 видно, что характеристика AD, разделяющая области ЦВ и ДВС, движется вверх по одномерному течению, и поэтому газ, пересекая эту характеристику, попадает из области ЦВ в область ДВС. Это добавляет точки в расчет по формулам (9), (10) удаляя их из расчета по формуле (8). Расчеты показывают, что точки поверхности непроницаемого поршня, которые в момент времени $t_{0\varepsilon}$ находились в области ДВС, сохраняют свою исходную ориентацию относительно косой стенки (лежат на перпендикулярной прямой — см. рис. 5, a, b) и двигаются по направлению к ней. Движение точек поверхности поршня, которые в результате сжатия перешли из области ЦВ в область ДВС, уже не определяется исходным наклоном стенки DE, а определяется только газодинамическими параметрами течения ДВС. Видно, что со временем эта, как бы новая, часть поверхности сжимающего непроницаемого поршня начинает выгибаться в сторону косой стенки, фактически касаясь ее в своей крайней точке. Исходный наклон сжимающего непроницаемого поршня по отношению к косой стенке фактически пропадает. Там, где поршень касается косой стенки, возникает область повышенного давления — локальная кумуляция газа (см. рис. 5, e).

Для оценки характера кумуляции газа в области ДВС выполнен расчет масс газа для интервалов давления A_p , B_p и C_p , задаваемых неравенствами (5). Для этого вводится величина δm — отношение



Рис. 5. Распределение давления газа в призматическом объеме при его сжатии непроницаемым поршнем $CDE: a - t_1 = -0.9; \ 6 - t_2 = -0.5; \ 6 - t_3 = -0.1$

массы газа в области ДВС, задаваемой неравенством как A_p , B_p или C_p , к массе газа в области ДВС или во всей области сжатия. То есть, например, для интервала давления A_p и области ДВС будем иметь выражение

$$\delta m = \frac{m_{A_p}}{m_{ADE}}.$$

Результаты расчета δm для рассматриваемого исходного наклона участка сжимающего поршня *DE* к косой стенке показаны на рис. 6, *a*, *б*. На рис. 6, *в* приведен график зависимости от времени мощности энерговложения в мишень, определяемой по формуле (4).

При приближении к моменту коллапса нижние границы интервалов давления A_p , B_p и C_p сдвигаются к точке E (см. рис. 5, e) из-за роста давления в области сильной кумуляции и выгибания участка поверхности поршня DE к косой стенке. Область пространства, занимаемого газом с давлением из интервалов A_p , B_p и C_p , уменьшается. При этом газ из области ЦВ перетекает в область ДВС, что обусловлено движением характеристики AD по основному (одномерному) течению. Как следствие, масса газа в области ДВС растет, что приводит к уменьшению значений δm с течением времени в этой области (см. рис. 6, a).

Масса сильно сжатого газа для всей области ЦВ+ДВС невелика и составляет не более 10% от общей массы сжимаемого газа. Из рис. 6, δ видно, что с течением времени значения δm растут, что связано с перетоком газа из области ЦВ в область ДВС.

Функция A_r зависимости мощности энерговложения в мишень от времени (см. рис. 6, 6) на промежутке времени от t_0 до $0,1t_0$ — линейная функция времени, максимум которой не превышает 10% от A_r^{max} . На интервале времени от $0,1t_0$ до нуля наблюдается резкое возрастание мощности энерговложения в мишень (значение A_r изменяется от $0,1A_r^{\text{max}}$ до A_r^{max}). Из анализа характера изменения мощности энерговложения в мишень качественно сжатие можно разделить на два этапа: медленное сжатие газа при $t_0 < t < 0,1t_0$ и последующий резкий удар при $0,1t_0 < t < 0$.

Определение зависимости характера кумуляции газа от исходного положения участка поршня *DE* относительно косой стенки. В работах [5, 6] показано, что в однозначно определенном течении ДВС (3) линию *DE*, являющуюся участком поверхности непроницаемого поршня, сжимающим газ в ДВС, можно задавать разными способами (рис. 7). На рис. 8 показаны результаты расчета функции *p* вдоль поверхности непроницаемого поршня *CDE* в моменты времени $t_1 = -0.9, t_2 = -0.5$ и $t_3 = -0.1$ для показанных на рис. 7 трех случаев исходного наклона участка *DE*



Рис. 6. Значения δm для интервалов давлений A_p (—), B_p (—), C_p (—) в областях ДВС (*a*), ЦВ+ДВС (*б*) и мощность энерговложения в мишень (*b*)



Рис. 7. Способы задания исходного положения $(t = t_{0\varepsilon})$ участка *DE* непроницаемого поршня в области ДВС относительно косой стенки: *a* — перпендикулярен косой стенке; *б* — является продолжением линии *CD*; *в* — наклонен под острым углом к косой стенке



Рис. 8. График функции p в моменты времени t_1 (—), t_2 (—) и t_3 (—) вдоль поршня CDE в области ЦВ+ДВС для различных исходных положений поршня DE: a — перпендикулярен косой стенке; δ — является продолжением линии CD; e — наклонен под острым углом к косой стенке

непроницаемого поршня к косой стенке. На рис. 8 l_p обозначает расстояние вдоль поршня CDE; горизонтальные участки соответствуют участку CD поршня.

Из графиков на рис. 8 видно, что при приближении к коллапсу:

- давление газа в области сильной кумуляции превышает давление газа в области ЦВ более чем на порядок;
- степень кумуляции давления газа в области ДВС зависит от исходного положения линии DE.
 При смещении положения линии DE влево относительно перпендикуляра к косой стенке давление газа в основании угла между косой стенкой и непроницаемым поршнем увеличивается, несмотря на то, что в конце движения исходный вид поршня полностью утрачивается;
- значение максимума давления вдоль участка DE для случая, когда линия DE наклонена к косой стенке под острым углом, является наибольшим для трех рассматриваемых случаев (см. рис. 8, 6).

Описание с использованием ДВС сильного сжатия мишени по второму способу воздействия

Постановка задачи. В работе [12, с. 184—187] рассматривалась постановка задачи о плавном движении проницаемого поршня (*мягкий* поршень) по фоновому течению при заданном давлении на поршне. В этом случае не предполагается выполнение на поршне условия непротекания. В качестве краевого условия для рассматриваемой в [12] характеристической задачи Коши (X3K) на поршне задается давление. Из единственного решения данной X3K стандартного вида однозначно определяются закон движения проницаемого поршня и значения газодинамических параметров на нем [12].

Рассмотрим поверхность проницаемого поршня, перпендикулярного косой стенке в любой момент времени, который двигается по фоновому течению, задаваемому решением ДВС в согласованном случае (1). Поверхность такого поршня в момент времени $t_0 < t < 0$ задается уравнением

$$y = \frac{\sqrt{\beta}}{\varkappa + 1} \left(x_0 + \frac{t_0}{\varkappa} \right) \left(\frac{t}{t_0} \right)^{\frac{1}{\varkappa + 1}} - \frac{x}{\sqrt{\beta}} - \frac{t}{\varkappa \sqrt{\beta}}.$$
 (14)

Движение поверхности (14) согласовано с движением участка *CD* поршня в области ЦВ и характеристикой *AD* таким образом, что в любой момент времени точка *D* принадлежит поверхности проницаемого поршня. Закон движения точек поверхности (14) задается выражениями

$$x(t) = \frac{x_0 + \sqrt{\beta}y_0 + \frac{t_0}{\varkappa}}{1 + \beta} \cdot \left(\frac{t}{t_0}\right)^{\frac{1}{1+\varkappa}} - \frac{1 + \sqrt{\beta}\varkappa\left(\frac{y_0}{t_0} - \sqrt{\beta}\frac{x_0}{t_0}\right)}{1 + \beta}\frac{t}{\varkappa};$$
(15)

$$y(t) = \frac{\left(x_0 + \sqrt{\beta}y_0 + \frac{t_0}{\varkappa}\right)\sqrt{\beta}}{1+\beta} \left(\frac{t}{t_0}\right)^{\frac{1}{1+\varkappa}} + \frac{\varkappa\left(\frac{y_0}{t_0} - \sqrt{\beta}\frac{x_0}{t_0}\right) - \sqrt{\beta}}{1+\beta}\frac{t}{\varkappa}.$$
 (16)

Отличие формул (15), (16) от формул (6), (7) — в показателе степени в первом слагаемом.

Контактная поверхность, задаваемая уравнением (14), удовлетворяет постановке стандартной X3K о движении мягкого поршня по фоновому течению типа ДВС с заданным давлением. Это легко показать, вычислив значение скорости звука вдоль линии *DE*:

$$c(t) = \frac{1}{\beta} + \frac{\varkappa}{\sqrt{\beta}} \left(\frac{1}{\sqrt{\beta}} \frac{x}{t} + \frac{y}{t} \right) = \frac{\varkappa}{\varkappa + 1} \left(\frac{x_0}{t_0} + \frac{1}{\varkappa} \right) \left(\frac{t}{t_0} \right)^{-\frac{\varkappa}{\varkappa + 1}}$$

Видно, что значение скорости звука вдоль прямой DE не зависит от x, y, τ . е. в каждый фиксированный момент времени оно постоянно и свое. Отсюда очевидно, что поверхность проницаемого поршня в области ДВС, задаваемая выражением (14), является поверхностью постоянного давления. Тем самым доказано, что построенное решение описывает второй способ сжатия — давлением на мишень, одинаковым со всех сторон.

Алгоритм построения поверхности проницаемого поршня, сжимающей газ в области ДВС. Алгоритм построения поверхности проницаемого поршня постоянного давления в области ДВС при $t_0 \leq t \leq 0$ повторяет алгоритм построения поверхности непроницаемого поршня для первого способа воздействия на мишень. Координаты точек участка *CD* (см. рис. 4, 6) поршня в области ЦВ вычисляются по формуле (8), а координаты участка *DE* поршня в области ДВС вычисляются по дискретизированным формулам (15), (16), а именно:

$$x_{i,j} = \frac{x_{i-1,j} + \sqrt{\beta}y_{i-1,j} + \frac{t_{i-1}}{\varkappa}}{1+\beta} \left(\frac{t_i}{t_{i-1}}\right)^{\frac{1}{1+\varkappa}} - \frac{1 + \sqrt{\beta}\varkappa\left(\frac{y_{i-1,j}}{t_{i-1}} - \sqrt{\beta}\frac{x_{i-1,j}}{t_{i-1}}\right)}{1+\beta}\frac{t_i}{\varkappa},\tag{17}$$

$$y_{i,j} = \frac{\left(x_{i-1,j} + \sqrt{\beta}y_{i-1,j} + \frac{t_{i-1}}{\varkappa}\right)\sqrt{\beta}}{1+\beta} \left(\frac{t_i}{t_{i-1}}\right)^{\frac{1}{1+\varkappa}} + \frac{\varkappa\left(\frac{y_{i-1,j}}{t_{i-1}} - \sqrt{\beta}\frac{x_{i-1,j}}{t_{i-1}}\right) - \sqrt{\beta}}{1+\beta}\frac{t_i}{\varkappa}.$$
 (18)

При переходе частиц газа из области ЦВ в область ДВС, как указано выше, за счет движения характеристики AD точки поверхности поршня CDE исключаются из расчета по формуле (8) и добавляются в расчет по формулам (17) и (18).

Замечание. В работе [6] допущена неточность. Формулы (20), (21) из [6], совпадающие с формулами (6), (7) из настоящей работы, не описывают движение поверхности поршня с постоянным давлением в области ДВС рассмотренного здесь второго случая. Указанное движение описывается формулами (17) и (18) из данной работы.

Анализ свойств течения сжатия газа в области ДВС под действием проницаемого поршня. На рис. 9 показаны результаты расчета функции p в области ЦВ+ДВС для поршня CDE (участок DE поршня в области ДВС проницаем), точки поверхности которого в области ДВС движутся по закону (17), (18), в моменты времени $t_1 = -0.9$, $t_2 = -0.5$ и $t_3 = -0.1$. Видно, что уча-



Рис. 9. Распределение давления газа в призматическом объеме в моменты времени t_1 (*a*), t_2 (*б*), t_3 (*в*) при его сжатии поршнем *CDE* (участок *DE* поршня в области ДВС проницаем)

сток *DE* проницаемого поршня в рассматриваемые моменты времени перпендикулярен косой стенке. Газ из области ЦВ с течением времени перетекает в область ДВС, но при этом области локальной

сильной кумуляции не наблюдается, потому что часть газа покидает область сжатия через проницаемый поршень.

На рис. 10 показаны результаты расчета функции p вдоль поверхности поршня CDE в моменты времени t_1-t_3 . Видно, что давление газа на поршне в области ДВС совпадает с давлением газа на поршне в области ЦВ для рассматриваемых моментов.

На рис. 11 показаны интегральные характеристики сжатия (значения δm в интервалах давлений A_p , B_p , C_p для областей ДВС и ЦВ+ДВС и A_r — мощности энерговложения в мишень) течения типа ЦВ+ДВС поршнем *CDE*, участок *DE* которого в области ДВС (см. рис. 9) является проницаемым.

Из рис. 11, *а* видно, что изменение с течением времени значений δm носит качественно иной характер, чем при предыдущем способе воздействия на мишень. Так как давления на поршне CDE для областей ЦВ и ДВС совпадают, то при приближении к моменту коллапса минимальная граница интервалов давления A_p , B_p и C_p сдвигается к точке E таким образом, что площади областей пространства, занимаемых газом с давлением из интервалов A_p , B_p и C_p , по отношению к площади области ДВС остаются неизменны-



Рис. 10. График функций p в моменты времени t_1 (——), t_2 (——) и t_3 (——) вдоль поверхности поршня CDE в области ЦВ+ДВС



Рис. 11. Значения δm для интервалов давлений A_p (—), B_p (—) и C_p (—) в областях ДВС (*a*), ЦВ+ +ДВС (δ) и мощность энерговложения в мишень (ϵ)

ми. Поэтому на рис. 11, *а* значения δm в области ДВС для интервалов давлений A_p , B_p , C_p постоянны и для каждого свои.

Рост значений δm на рис. 11, δ связан с перетоком газа из области ЦВ в область ДВС. Значения δm меньше по сравнению с предыдущим способом воздействия на мишень (см. рис. 6, ϵ), так как часть газа покидает область сжатия через участок DE проницаемого поршня, и не превышают 7 % от общей массы сжимаемого газа.

Из сравнения графиков функции A_r , приведенных на рис. 6, *в* и 11, *в*, видно, что качественно процессы сжатия для обоих способов воздействия на мишень подобны друг другу и разделяются на два этапа: медленное сжатие и последующий резкий удар. При этом для варианта воздействия на мишень проницаемым поршнем с заданным давлением значение A_r^{\max} меньше, чем для непроницаемого поршня, приблизительно в 5 раз.

Заключение

В данной работе частное решение СУГД — ДВС — применено к математическому описанию двух способов воздействия на мишень, используемых в физических экспериментах по УТС.

Установлено, что если газ в области ДВС сжимать первым способом воздействия на мишень — движением непроницаемого поршня, то вне зависимости от начальной геометрической конфигурации поршень с течением времени начинает выгибаться в сторону косой стенки. В окрестности крайней точки поршня, в которой он касается косой стенки, возникает область большой локальной кумуляции. Размер области и параметры кумуляции тем больше, чем более острый угол наклона поверхности непроницаемого поршня к косой стенке в начальный момент времени.

В случае, когда газ в области ДВС сжимается вторым способом воздействия на мишень — проницаемым поршнем с заданным давлением, равным давлению на поршне, сжимающем ЦВ, линия этого поршня всегда перпендикулярна косой стенке в течении ДВС и эффекта большой локальной кумуляции, естественно, не наблюдается.

Автор выражает признательность и благодарность своему научному руководителю профессору С. П. Баутину за внимание, помощь и поддержку.

Список литературы

- Долголёва Г. В., Забродин А. В. Кумуляция энергии в слоистых системах и реализация безударного сжатия: учеб. пособие. М.: Физматлит, 2004. Dolgolyeva G. V., Zabrodin A. V. Kumulyatsiya energii v sloistykh sistemakh i realizatsiya bezudarnogo szhatiya: ucheb. posobie. M: Fizmatlit, 2004.
- Spaeth M. L. Description of the NIF laser // Fusion Science and Technology. 2016. Vol. 69. P. 25–145.
- Баутин С. П. Об одной конструкции мишеней для управляемого термоядерного синтеза // Забабахинские науч. чтения: сб. материалов X Межд. конф. Снежинск: РФЯЦ-ВНИИТФ, 2010. С. 30—31.
 Bautin S. P. Ob odnoy konstruktsii misheney dlya upravlyaemogo termoyadernogo sinteza // Zababakhinskie nauch. chteniya: sb. materialov X Mezhd. konf. Snezhinsk: RFYaTs-VNIITF.

Zababakhinskie nauch. chteniya: sb. materialov X Mezhd. konf. Snezhinsk: RFYaTs-VNIITF, 2010. S. 30—31. 4. Пат. 2432627, МПК G21B 1/19 (2006.01). Мишень для получения термоядерных реакций /

- нат. 2432627, МПК G21B 1/19 (2006.01). Мишень для получения термоядерных реакций / С. П. Баутин. Бюллетень. 2011. № 30. Pat. 2432627, MPK G21B 1/19 (2006.01). Mishen dlya polucheniya termoyadernykh reaktsiy / S. P. Bautin. Byulleten. 2011. № 30.
- 5. Баутин С. П., Понькин Е. И. Автомодельные решения задачи об истечении политропного газа в вакуум с косой стенки // Лаврентьевские чтения по математике, механике и физике: Тез. докл. Новосибирск, 2020. С. 19.

Bautin S. P., Ponkin E. I. Avtomodelnye resheniya zadachi ob istechenii politropnogo gaza v vacuum s kosoy stenki // Lavrentevskie chteniya po matematike, mekhanike i fizike: Tez. dokl. Novosibirsk, 2020. S. 19.

- 6. Баутин С. П., Понькин Е. И. Автомодельные решения задачи об истечении политропного газа в вакуум с косой стенки // ПМТФ. 2021. Т. 62, № 1. С. 32—40. Bautin S. P., Ponkin E. I. Avtomodelnye resheniya zadachi ob istechenii politropnogo gaza v vakuum s kosov stenki // PMTF. 2021. Т. 62, № 1. S. 32—40.
- 7. *Сучков В. А.* Истечение газа в вакуум на косой стенке // ПММ. 1963. Т. 27, № 4. С. 739—740. *Suchkov V. A.* Istechenie gaza v vakuum na kosoy stenke // РММ. 1963. Т. 27, № 4. S. 739—740.
- Сидоров А. Ф. Некоторые оценки степени кумуляции энергии при плоском и пространственном сжатии газа // Докл. АН. 1991. Т. 318, № 3. С. 548—552.
 Sidorov V. F. Nekotorye otsenki stepeni kumulyatsii energii pri ploskom i prostranstvennom szhatii gaza // Dokl. AN. 1991. Т. 318, № 3. S. 548—552.
- Станюкович К. П. Неустановившиеся движения сплошной среды. М.: Гос. изд-во тех.-теор. лит-ры, 1955. Stanyukovich K. P. Neustanovivshiesya dvizheniya sploshnoy sredy. М.: Gos. izd-vo tekh.-teor. lit-ry, 1955.
- 10. *Баутин С. П.* Математическое моделирование сильного сжатия газа. Новосибирск: Наука, 2007.

Bautin S. P. Matematicheskoe modelirovanie silnogo szhatiya gaza. Novosibirsk: Nauka, 2007.

- Баутин С. П., Дерябин С. Л. Математическое моделирование истечения идеального газа в вакуум. Новосибирск: Наука, 2005. Bautin S. P., Deryabin S. L. Matematicheskoe modelirovanie istecheniya idealnogo gaza v vakuum. Novosibirsk: Nauka, 2005.
- Баутин С. П. Характеристическая задача Коши и ее приложения в газовой динамике. Новосибирск: Наука, 2009. Bautin S. P. Kharakteristicheskaya zadacha Koshi i eye prilozheniya v gazovoy dinamike. Novosibirsk: Nauka, 2009.

Статья поступила в редакцию 30.04.21.