

**О ТЕЧЕНИИ ЗА ФРОНТОМ ДЕТОНАЦИОННОЙ ВОЛНЫ  
В ПОПЕРЕЧНОМ МАГНИТНОМ ПОЛЕ ПРИ МАЛЫХ  $Re_m$**

A. П. Кузнецов, A. С. Плещанов

(Москва)

**1.** При распространении одномерной детонационной волны вдоль трубы, начиная с некоторого момента, включается магнитное поле, вектор напряженности которого перпендикулярен направлению распространения детонационной волны. Уравнения, описывающие явление для идеального проводящего газа при малых магнитных числах Рейнольдса  $Re_m$  и при отсутствии электрического поля, имеют вид (см., например, [1]):

$$\begin{aligned} \frac{\partial \rho}{\partial t} + u \frac{\partial \rho}{\partial x} + \rho \frac{\partial u}{\partial x} &= 0, \\ \rho \left( \frac{\partial u}{\partial t} + u \frac{\partial u}{\partial x} \right) + \frac{\partial p}{\partial x} + \sigma B^2 u &= 0, \\ \frac{C_v}{R} \left( \frac{dp}{dt} - c^2 \frac{d\rho}{dt} \right) &= \sigma B^2 u^2. \end{aligned} \quad (1)$$

После приведения системы (1) к характеристической форме

$$\begin{aligned} dp \pm \rho c du &= \sigma B^2 u \left( \frac{R}{C_v} u \pm c \right) dt \quad \text{вдоль } \frac{dx}{dt} = u \pm c, \\ dp - c^2 d\rho &= \frac{R}{C_v} \sigma B^2 u^2 dt \quad \text{вдоль } \frac{dx}{dt} = u. \end{aligned} \quad (2)$$

Система (2) решалась численно.

**2.** К начальному моменту  $t=t_0$  считалось известным автомодельное решение задачи о детонационной волне (см., например, [2]). Расстояние от закрытого конца трубы до фронта детонационной волны в момент  $t=t_0$  разбивалось на  $n_0$  интервалов. Задавалось приращение времени  $\delta t$ , равное отношению шага по пространству  $\delta x$  к скорости распространения волны  $D$ . Такое значение  $\delta t$  обеспечило выполнение условия устойчивости Куранта для всей области счета. Таким образом, в расчете на каждом шаге времени использовались два временных слоя (рис. 1): для  $t$  и для  $t+\delta t$ .

Для точек 1-го слоя все величины считались известными (они либо были заданы для начального значения времени, либо получались из расчета на предыдущем шаге по времени). Определялись параметры течения в точках  $i\delta x$  ( $i=0, 1, \dots, n$ ). Расчет велся следующим образом. На первом этапе в точке  $(1, t+\delta t)$  задавались значения  $u$ ,  $c$ , равные значениям

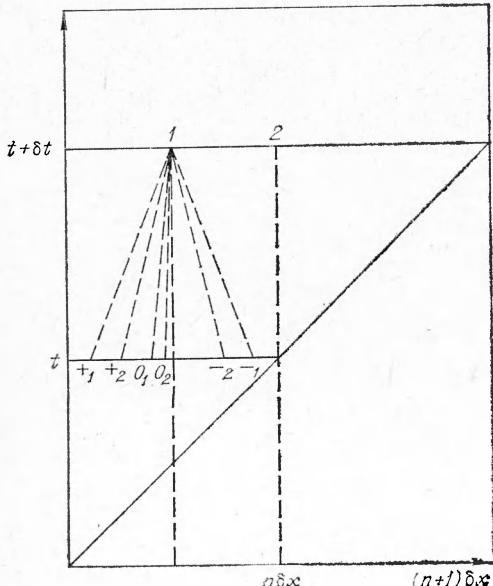


Рис. 1.

$u$ ,  $c$  в точке  $(1, t)$ . Из точки  $(1, t+\delta t)$  выпускались характеристики трех семейств. На рисунке они обозначены  $+, 0, -$ . В точках пересечения характеристик со слоем  $t$  определялись интерполяцией величины  $u$ ,  $c$ . В соответствии с новыми значениями  $u$ ,  $c$  уточнялись положения точек пересечения нового набора характеристик со слоем  $t$  (точки  $+, 0, -$ ). Определялась разница между координатами точек одного и того же семейства. Если эта разница для одного семейства превышала заданную величину (например,  $0,05 \delta x$ ), то процесс итерации повторялся. В противном случае система (2), преобразованная к конечно-разностной форме, решалась и находились значения  $p$ ,  $\rho$ ,  $c$ ,  $u$  в точке  $(1, t+\delta t)$ . Найденные величины являются приближенными. Для их уточнения в уравнениях в конечных разностях

$$\begin{aligned} [p_x - p_l] + (\rho c)_l [u_x - u_l] &= [k_1(u^2)_l - k_2(cu)_l] \delta t, \\ [p_x - p_r] - (\rho c)_r [u_x - u_r] &= [k_1(u^2)_r + k_2(cu)_r] \delta t, \\ [p_x - p_0] - (c^2)_0 [\rho_x - \rho_0] &= k_1(u^2)_0 \delta t, \end{aligned} \quad (3)$$

величины, взятые в круглые скобки, усреднялись по их значениям в искомой точке, полученной в данной итерации, и в точках  $l$ ,  $r$ ,  $0$  соответственно. Точки  $l$ ,  $r$ ,  $0$  получены при пересечении соответственно характеристиками  $+$ ,  $-$  и  $0$  в окончательной итерации. После усреднения весь процесс вычисления повторялся, если абсолютная величина разницы какого-либо параметра течения в двух последовательных итерациях превышала заданную величину.

3. Описанная схема испытывалась при расчете автомодельной детонационной волны. Результаты показали, что разница между точным и вычисленным решениями не превышала 5% рассчитываемых величин. Число шагов по времени в этих расчетах доходило до 100 (что соответствовало распространению волны на расстояние, превышающее на порядок начальное расстояние волны от стенки).

При расчетах течения с магнитным полем задавались следующие исходные данные: скорость распространения волны  $D = 2,10^3$  м/с, величина напряженности магнитного поля  $b = 2$  Т. Положение фронта волны перед включением магнитного поля 5 м, шаг по пространству 0,1 м, шаг по времени 50 мкс. Плотность газа перед фронтом волны была принята равной  $1,29$  кг/м<sup>3</sup>, показатель адиабаты  $\gamma = 1,4$ . Проводимость среды задавалась двумя способами. В первом

$$\sigma = 1000 \text{ 1/(Ом·м)},$$

во втором

$$\sigma/\sigma_0 = (T/T_0)^{1/2} (p/p_0)^{-1/3},$$

где  $\sigma_0 = 1000$ ;  $T_0$  и  $p_0$  — соответственно температура и давление на фронте детонационной волны. Следует заметить, что уменьшение  $\sigma$  (или  $\sigma_0$ ) в 10 раз практически полностью уничтожало все эффекты, вызванные наличием магнитного поля.

Сравнение точного решения задачи о детонационной волне в отсутствии магнитного поля (или, что то же самое, сравнение с точностью менее 5% результатов численного счета по описанной выше процедуре) с результатами численного счета при наличии магнитного поля и постоянной проводимостью за фронтом ( $\sigma = 100 \text{ 1/(Ом·м)}$ ) показывает наличие вполне определенных эффектов, вызванных двумя факторами: лоренцевой силой и джоулевой диссоциацией энергии за фронтом детонационной волны.

Иллюстрацией эволюции возмущения волны, вызванного магнитным полем, служит рис. 2, *a*, *б*, *в*, *г*. Линии на рисунке показывают распределение за фронтом детонационной волны приведенных значений скорости звука  $c$ , давления  $p$ , массовой скорости  $u$ , плотности  $\rho$ . Приведе-

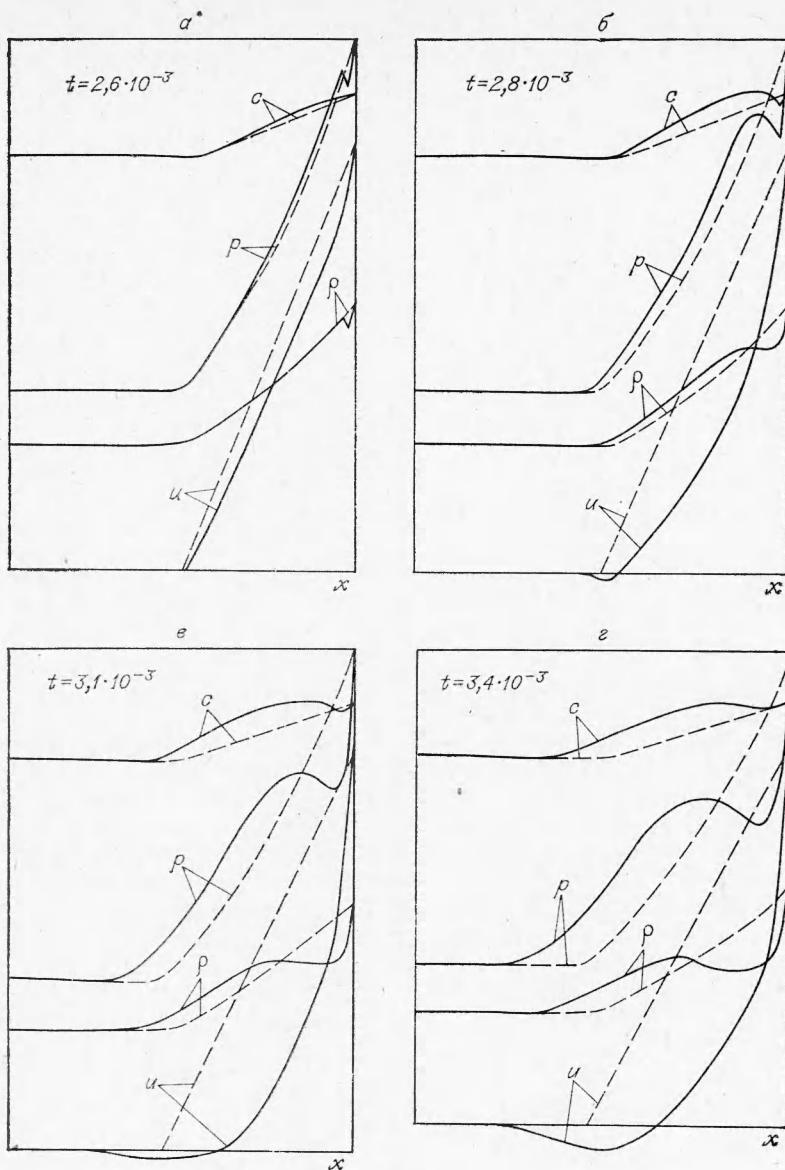


Рис. 2.

ние этих величин осуществлялось в соответствии с их фронтовыми значениями, равными соответственно

$$c_f = \frac{\gamma}{\gamma+1} D, \quad p_f = \frac{1}{\gamma+1} \rho_0 D^2, \quad u_f = \frac{\gamma+1}{\gamma} D, \quad \rho_f = \frac{\gamma+1}{\gamma} \rho_0.$$

Штриховые линии относятся к решению в отсутствие магнитного поля, а сплошные — к решению при его наличии. Времена, соответствующие последовательности рис. 2, *a*, *b*, *c*, *d*, равны 100, 300, 600 и 900 мкс, если считать от момента включения магнитного поля.

На рис. 2 отчетливо видно зарождение и эволюция возмущения, которое возникает благодаря наличию магнитного поля. Видно, что наиболее существенные и быстро проявляющиеся эффекты появляются непосредственно за фронтом детонации. Это, очевидно, связано с тем, что в этом районе величина массовой скорости газа весьма значитель-

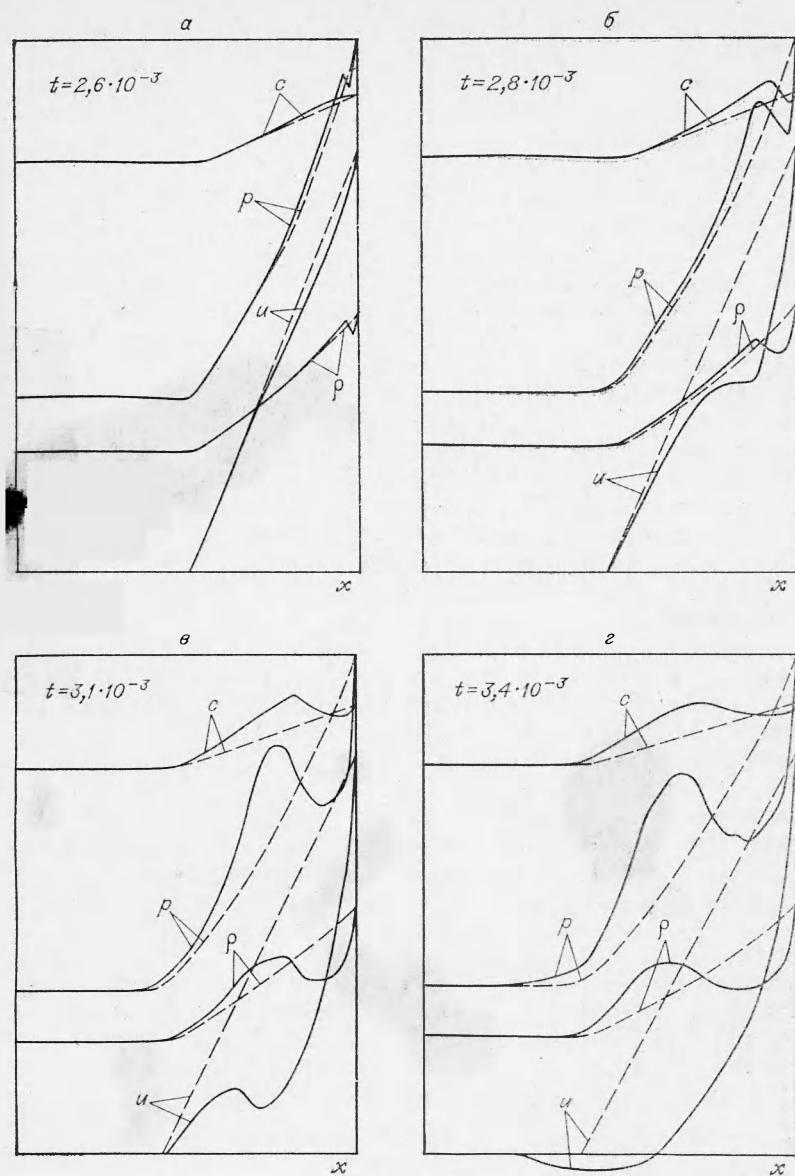


Рис. 3.

на. Наиболее заметны эффекты, связанные с уменьшением самой массовой скорости. Газ интенсивно тормозится и уже через 300 мкс появляется заметная область с отрицательным значением массовой скорости. При рассчитанных параметрах течения максимальное абсолютное значение массовой скорости в «отрицательной» области на порядок меньше максимального значения массовой скорости в «положительной» области.

Дальнейший анализ рис. 2 позволяет обнаружить, что непосредственно за фронтом детонационной волны все параметры течения довольно резко изменяются в сторону своего уменьшения. Однако на некотором удалении от фронта формируется волна сжатия, параметры течения в которой (за исключением массовой скорости) снова увеличиваются свои значения. Наиболее заметно увеличивается давление. Плотность же, уменьшившись за фронтом, в дальнейшем имеет на значительном

расстояний от него почти постоянное значение. Скорость звука в волне сжатия монотонно возрастает на всех ее участках, за исключением небольшого района, примыкающего к фронту детонационной волны. Развитие волны сжатия происходит так, что она охватывает все более значительную область с одновременным увеличением градиентов всех параметров течения.

Несколько иной вид имеет картина течения при переменной проводимости за фронтом детонационной волны. Иллюстрацией этого течения является рис. 3, где даны аналогичные рис. 2 последовательности моментов времени. Видно, что в первые моменты времени (через 300 мкс) после включения магнитного поля течения при  $\sigma = \text{const}$  и  $\sigma = \sigma(T, p)$  отличается незначительно. Со временем между ними возникают все более заметные различия. Заметим, что эти различия оказываются существенными только на некотором расстоянии от фронта детонационной волны. Непосредственно за фронтом оба ~~показаны~~ <sup>показано</sup> ~~характеризуются~~ <sup>характеризует</sup> резким уменьшением всех параметров течения. ~~Видно~~ <sup>Следует</sup> в первую очередь отметить, что с отрицательным значением массовой скорости в варианте с ~~постоянной~~ <sup>переменной</sup> проводимостью задерживается и абсолютная ее величина, ~~чем~~ <sup>чем</sup> при  $\sigma = \text{const}$ . Формирующаяся волна сжатия более локализована, и изменение параметров течения в ней имеет более немонотонный характер. Через 600 мкс несколько большее значение имеет максимальная скорость звука, но через 300 мкс эта разница исчезает.

Таким образом и при переменной проводимости за фронтом детонации магнитное поле генерирует волну сжатия, постоянно распространяющуюся к стенке. Однако из-за локализации сколько-нибудь заметных значений проводимости около фронта волна сжатия также оказывается более локализованной.

В заключение необходимо сказать, что приведенные результаты не претендуют на описание наблюдавшегося в эксперименте течения, а представляют собой скорее качественную картину, полезную, быть может, для оценки дальнейших возможностей как метода счета, так и для исследования рассмотренного здесь явления.

Приведенные на рисунках зависимости позволяют представить масштабы возмущений, вызванных наличием магнитного поля и оценить роль входных параметров задачи (проводимости, начальной длины, скорости детонационной волны, плотности и др.).

Отметим, что обнаруженные эффекты, по-видимому, можно наблюдать при детонации в некоторых конденсированных средах.

Поступила в редакцию  
14/I 1974

#### ЛИТЕРАТУРА

1. Л. Д. Ландау, Е. М. Лифшиц. Электродинамика сплошных сред. Гостехиздат, 1957.
2. Л. Д. Ландау, Е. М. Лифшиц. Механика сплошных сред. Гостехиздат, 1954.