

**МЕХАНИКА
ЖИДКОСТИ И ГАЗА**
№ 5 • 1975

УДК 533.6.011+534.222.21+538.4

**РАСПРОСТРАНЕНИЕ ДЕТОНАЦИОННЫХ ВОЛН В
ЭЛЕКТРИЧЕСКОМ И МАГНИТНОМ ПОЛЯХ, ВОЗНИКАЮЩИХ В
РЕЗУЛЬТАТЕ КОНЦЕНТРИРОВАННОГО ПОДВОДА ЭНЕРГИИ**

В. Л. ГРИГОРЕНКО, В. А. ЛЕВИН

(Москва)

Рассматривается распространение детонационных волн в электромагнитном поле. Анализируется влияние внешнего постоянного электромагнитного поля на движение детонационной волны и продуктов сгорания за ней при малых магнитных числах Рейнольдса. Инициирование детонации при этом производится с помощью плоского точечного взрыва.

Пусть в трубе постоянного сечения, заполненной горючей смесью газов, распространяется детонационная волна. Кроме того, к стенкам канала приложены внешние электрические и магнитные поля. Вследствие большой температуры за волной газообразные продукты сгорания становятся проводящими и по среде начинает течь электрический ток [1-4]. В результате взаимодействия электрического тока с электромагнитным полем и средой возникают дополнительная массовая сила и добавочный приток энергии за счет джоулевой диссипации, которые оказывают влияние на распространение детонационной волны и течение газа за ней. При некоторых условиях магнитные числа Рейнольдса невелики ($Re_m < 1$), и поэтому влиянием индуцированного электромагнитного поля на движение газа можно пренебречь [5].

Распространение детонационных волн в этих условиях рассматривалось в работах [6-9]. В [6] исследовалось асимптотическое поведение плоской пересжатой волны детонации при удалении ее от места возникновения. Было показано, что в зависимости от величин определяющих параметров детонационная волна или переходит к режиму Чепмена - Жуге (ЧЖ), при этом переход осуществляется на конечном расстоянии от источника инициирования, или волна остается пересжатой.

Стационарные режимы распространения детонации в длинных каналах были определены в работе [8]. В зависимости от величины параметра нагрузки волна детонации может распространяться в режиме ЧЖ или быть пересжатой. В последнем случае скорость стационарной волны может быть сколь угодно большой. Там же численно была решена задача о движении детонационной волны, возникающей в начальный момент времени у закрытой стенки канала, для ряда значений величин определяющих параметров. Получены новые режимы течения газа за детонационной волной, когда между стенкой и детонационной волной возникает скачок уплотнения.

Автомодельные течения с переменными по координате и времени электрическим и магнитным полями были рассмотрены в [9]. Результаты экспериментального исследования влияния электромагнитного поля на распространение детонационных волн приведены в работах [7, 10]. В некоторых из них [7] никакого влияния поля на скорость распространения детонации обнаружено не было. Волна распространялась в режиме ЧЖ в силу недостаточно большой напряженности электрического и магнитного полей, что хорошо согласуется с теоретическими выводами. Однако при небольших начальных давлениях, порядка нескольких десятков мм рт. ст. было обнаружено существенное увеличение скорости распространения детонации [10]. Но при этом магнитные числа Рейнольдса были существенно больше единицы.

Для конечных и бесконечно больших магнитных чисел Рейнольдса асимптотическое поведение детонационных волн рассматривалось в [8, 11]. Детальный анализ соотношений на поверхностях разрывов с тепловыделением в последнем случае ($Re_m = \infty$) имеется в [12-15].

Ниже решается задача о развитии детонации в электромагнитном поле, возникающей в результате концентрированного подвода энергии (точечного взрыва) вдоль плоскости начального сечения канала.

Система уравнений, описывающая движение проводящего газа за детонационной волной (фиг. 1), написанная в виде законов сохранения, имеет следующий вид:

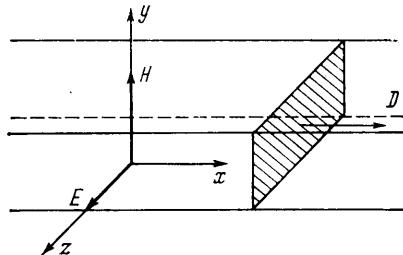
$$(1) \quad \begin{aligned} \frac{\partial \rho}{\partial t} + \frac{\partial \rho u}{\partial r} &= 0, \quad \frac{\partial \rho u}{\partial t} + \frac{\partial}{\partial r}(p + \rho u^2) = -\frac{\sigma H}{c} \left(E + \frac{uH}{c} \right) \\ \frac{\partial}{\partial r} \left(\frac{\rho u^2}{2} + \frac{p}{\gamma-1} \right) + \frac{\partial}{\partial r} u \left(\frac{\rho u^2}{2} + \frac{\gamma}{\gamma-1} p \right) &= \sigma E \left(E + \frac{uH}{c} \right) \end{aligned}$$

где p , ρ , u — давление, плотность и скорость газа; σ — проводимость, E и H — напряженности электрического и магнитного полей соответственно, c — скорость света, γ — отношение удельных теплоемкостей газа.

В общем случае проводимость является известной функцией давления и плотности газа $\sigma = \sigma(p, \rho)$, а электрическое и магнитное поля — функциями координат и времени ($Re_m < 1$).

Введем в уравнение движения (1) вместо искомых функций p , ρ , u и вместо независимых переменных r и t безразмерные переменные по формулам

$$(2) \quad \begin{aligned} u &= \sqrt{Q} U, \quad p = \rho_0 Q P, \quad \rho = \rho_0 R \\ \sigma &= \sigma^0 \sigma_*, \quad H = H_0 H_*, \quad E = E^0 E. \\ r &= t_0 \sqrt{Q} x, \quad t = t_0 \tau, \quad t_0 = \frac{\rho_0 c^2}{\sigma^0 H_0^2} \end{aligned}$$



Фиг. 1

Здесь ρ_0 — начальная плотность смеси, Q — величина тепла, выделяющаяся при сгорании единицы массы газа на детонационной волне, другие параметры с индексом 0 — некоторые характеристические величины.

После преобразования системы (1) получим

$$(3) \quad \begin{aligned} \frac{\partial R}{\partial \tau} + \frac{\partial RU}{\partial x} &= 0 \\ \frac{\partial RU}{\partial \tau} + \frac{\partial}{\partial x}(P + RU^2) &= -\sigma_* (\omega E_* + U H_*) \quad \left(\omega = \frac{c E^0}{\sqrt{Q} H_0} \right) \\ \frac{\partial}{\partial \tau} \left(\frac{RU^2}{2} + \frac{P}{\gamma-1} \right) + \frac{\partial}{\partial x} \left[U \left(\frac{RU^2}{2} + \frac{\gamma}{\gamma-1} P \right) \right] &= \\ = \omega \sigma_* E_* (\omega \omega + U H_*) & \end{aligned}$$

Для простоты будем рассматривать случай постоянных величин проводимости ($\sigma_* = 1$) и напряженностей электромагнитного поля ($H_* = E_* = 1$).

Пусть теперь у закрытого конца трубы постоянного сечения в момент времени $t=0$ выделяется энергия E_0 , т. е. происходит точечный взрыв. В горючей смеси газов образуется детонационная волна, которая сначала будет сильно пересжатой. В моменты времени, близкие к начальному, возникающее течение мало отличаться от течения при точечном взрыве в обычном газе [16], так как величина выделившейся химической энергии на волне детонации пропорциональна объему возмущенной области. Вклад энергии в результате влияния электрического и магнитного полей конечной величины также будет мал по сравнению с энергией взрыва. Поэтому образующаяся пересжатая волна детонации в начальные моменты времени будет ослабевать.

В дальнейшем влияние теплоподвода за счет выделения химической энергии и влияние электромагнитного поля становятся преобладающими и происходит перестройка течения от обычного газодинамического при точечном взрыве к магнитогазодинамическому режиму распространения детонации. Волна либо выходит на режим ЧЖ, либо остается перескаковой [7].

Так как задача является не автомодельной, то для ее анализа необходимо привлечение численных методов. Система уравнений (3) с учетом граничных условий на детонационной волне

$$(4) \quad D_* = R^+ (D_* - U^+), \quad P^- + D_*^2 = P^+ + R^+ (D_* - U^+)^2$$

$$\frac{\gamma}{\gamma-1} P^- + \frac{D_*^2}{2} + 1 = \frac{\gamma}{\gamma-1} \frac{P^+}{R^+} + \frac{(D_* - U^+)^2}{2} \quad (x=x_2)$$

и закрытом конце трубы $U=0$ при $x=0$ интегрировалась численно разностным методом, основанным на схеме С. К. Годунова [17].

За начальное распределение параметров бралось распределение газодинамических величин, возникающее в результате сильного точечного взрыва в обычной газовой динамике [16].

Начальный момент времени, в который задавалось это распределение, подбирались таким образом, чтобы при уменьшении его вдвое результаты дальнейших расчетов не отличались заметно друг от друга. Использовался разностный метод с подвижной сеткой, при этом фронт детонационной волны и фронт внутреннего скачка уплотнения, возникающего в ряде случаев между стенкой и детонационной волной, совпадали с границами расчетных ячеек. В окрестности начала координат вводился центральный интервал из-за наличия в ней области с высокой температурой и низкой плотностью, который представлял собой стандартную расчетную ячейку, одна из границ которой совпадала с центром взрыва. Размеры центрального интервала выбирались автоматически так, чтобы в нем заключалось небольшое количество массы и энергии, а профиль распределения давления был достаточно гладким.

Контроль счета проводился по законам сохранения массы и энергии. Вычислялись величины относительной погрешности ε_1 и ε_2 :

$$\varepsilon_1 = \frac{E^* - E_0^*}{E_0^*}, \quad \varepsilon_2 = \frac{M^* - M_0^*}{M_0^*}, \quad M^* = \int_0^{x_2} R dx, \quad E_0^* = \frac{\sigma^0 H_0 E_0}{\rho_0^2 c^2 Q^{3/2}}$$

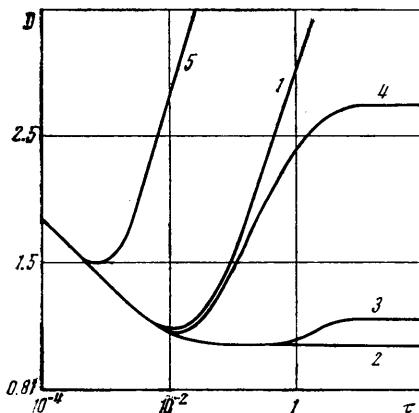
$$E^* = \int_0^{x_2} \left(R \frac{U^2}{2} + \frac{p - p^-}{\gamma - 1} \right) dx - \int_0^{x_2} R dx - \int_0^{x_2} \int_0^\tau \omega (\omega + U) dx d\tau$$

Здесь E^* — суммарная энергия газа, находящегося в движении, за вычетом внутренней энергии первоначального состояния и дополнительного притока энергии, E_0^* — безразмерная энергия взрыва, M^* — масса возмущенного газа в области, ограниченной детонационной волной, $M_0^* = x_2$ — масса невозмущенного газа в той же области.

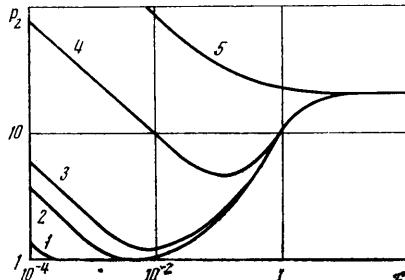
Максимальная величина указанных погрешностей во всех расчетах не превосходила 1 и 0,02 % соответственно.

Некоторые результаты расчетов приведены на фиг. 2—5. Расчеты проводились для следующих величин определяющих параметров $p_0 / \rho_0 Q = -0.0148$, $\gamma = 1.3$ и различных значений безразмерных энергий взрыва E_0^* и параметра нагрузки ω . Безразмерный параметр, характеризующий энергию взрыва, определяется по формуле $\varepsilon_0 = (E_0^* / \alpha)^{1/6}$. Здесь величина α берется из точного решения для сильного плоского взрыва [16].

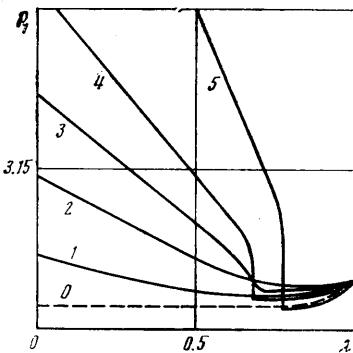
На фиг. 2 приведен график изменения скорости волны детонации $D = D_* \sqrt{Q} / D$, с течением времени для безразмерной энергии взрыва $\varepsilon_0 = -0.145$ и значений параметра нагрузки $\omega = -10, 0.4, 2, 10, 100$ — кривые 1—5 соответственно.



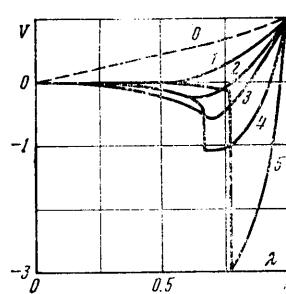
Фиг. 2



Фиг. 3



Фиг. 4



Фиг. 5

Как уже было показано ранее в [6], при значениях параметра $-u_s < \omega < u_s(1+q_s)/[(\gamma-1)(1-q_s)]$ пересжатая детонационная волна выходит на режим ЧЖ. В указанном неравенстве u_s — безразмерная скорость газа за волной ЧЖ, $q_s = a_0^2/D_s^2$, a_0 — скорость звука в возмущенной среде, D_s — скорость волны ЧЖ. При других значениях параметра волна остается пересжатой. Видно, что при $\omega=0.4$ волна, ослабевая, выходит на режим ЧЖ за конечный промежуток времени с момента инициирования и далее распространяется со скоростью ЧЖ. При значениях $\omega=2$ и $\omega=10$ волна выходит на новые пересжатые стационарные режимы распространения. Выход на эти режимы в данном случае происходит немонотонно. Скорость волны сначала падает до значений, меньших скорости волны в стационарном режиме, а затем волна ускоряется и ее скорость возрастает до своего постоянного значения. При значениях $\omega=-10$; 100 после временного замедления происходит непрерывное ускорение волны. Интенсивность волны в этих случаях растет неограниченно.

На фиг. 3 показаны возможные случаи выхода волны на стационарный режим при $\omega=10$ и различных энергиях взрыва $\epsilon_0=0.045, 0.1, 0.145, 1, 5$ — кривые 1—5 соответственно. На этой фигуре представлено изменение давления на волне $P_2=P^+/P_J$ с течением времени. Видно, что при небольших значениях энергии взрыва выход на стационарный режим происходит не монотонно. Сначала волна ослабляется, а затем ее интенсивность увеличивается до своего постоянного значения. При больших энергиях взрыва

детонационная волна, постепенно ослабляясь, монотонно выходит на пересжатый стационарный режим.

На фиг. 4, 5 изображена эволюция распределения газодинамических параметров ($P_1 = P / \bar{P}^+$, $V = U / U^+$) с течением времени между детонационной волной и стенкой канала ($\lambda = x / x_2$) от чисто газодинамического, возникающего при точечном взрыве (кривая 0), до развитого магнитогазодинамического движения (кривая 5) при $\omega = 10$ и $\epsilon_0 = 5$. В этом случае внутри потока возникает область с обратным течением, замыкающаяся скачком уплотнения, за которым газ практически покоится, а давление и плотность растут с течением времени. Внутренняя ударная волна при этом распространяется в ту же сторону, что и детонация, а между детонационной волной и скачком уплотнения образуется мощная волна разрежения. Эта волна, примыкающая к волне детонации, становится стационарной в системе координат, связанной с волной после выхода ее на стационарный режим. Таким образом формируется стационарный режим распространения волны, описанный в [8].

С ростом величины параметра нагрузки интенсивность внутреннего скачка уплотнения растет, как и величина пересжатости стационарного режима. Внутренний скачок уплотнения возникает только при $\omega > 0$. Это объясняется тем, что сила Лоренца в этом случае направлена в сторону, обратную направлению движения волны. При отрицательных значениях параметра $\omega < -u$, газ электромагнитным полем разгоняется. С течением времени за волной детонации формируется течение с волной сжатия, в которой давление растет, интенсивность волны детонации также растет.

Поступила 4 III 1975
ЛИТЕРАТУРА

1. Basu S., Fay J. A. Ionization in seeded detonation waves. *Phys. Fluids*, 1960, v. 3, No. 3.
2. Солоухин Р. И. Проводимость и скорость среды за фронтом детонации в газах. Теплофизика высоких температур, 1966, т. 4, № 2.
3. Магнитогидродинамический метод преобразования энергии. М., Физматгиз, 1963.
4. Прикладная магнитная гидродинамика. М., «Мир», 1965.
5. Куликовский А. Г., Любимов Г. А. Магнитная гидродинамика, М., Физматгиз, 1962.
6. Левин В. А. Распространение детонационных волн в электрическом и магнитном полях. Ин-т мех. МГУ. Отчет, 1969, № 972.
7. Plett E. G., Toong T. Y. Electromagnetic Effect on Flows behind gaseous detonations. *AIAA Journal*, 1969, v. 7, No. 6.
8. Левин В. А. Течение газа с экзотермическими реакциями за ударными волнами, гл. 4: Распространение детонационных волн в электрическом и магнитном полях. Ин-т мех. МГУ. Отчет, 1970, № 1103.
9. Мареев В. А. Автомодельные магнитогазодинамические течения, сопровождающиеся волнами детонации и горения. Изв. АН СССР. МЖГ, 1975, № 1.
10. Mar J. Y. S., Makios V., Plett E. G. Electromagnetic detonation in a magnetic annular shock tube. *Phys. Fluids*, 1973, v. 16, No. 12.
11. Бармин А. А., Левин В. А. Асимптотическое поведение плоской магнитогидродинамической детонационной волны. Науч. тр. Ин-та мех. МГУ, 1970, № 1.
12. Бармин А. А. Поверхности разрыва с выделением или поглощением энергии в магнитной гидродинамике. Докл. АН СССР, 1961, т. 138, № 1.
13. Демицкий В. П., Пологин Р. В. Об ударной ионизации и детонации в магнитной гидродинамике. Ж. техн. физ., 1961, т. 31, № 2.
14. Демицкий В. П. К вопросу о детонации и горении в магнитной гидродинамике. Ж. техн. физ., 1962, т. 32, № 4.
15. Бармин А. А. Исследование поверхностей разрыва с выделением (поглощением) энергии в магнитной гидродинамике. ПММ, 1962, т. 26, вып. 5.
16. Себов Л. И. Методы подобия и размерности в механике. М., «Наука». 1967.
17. Годунов С. К., Забродин А. В., Прокопов Г. П. Разностная схема для двумерных нестационарных задач газовой динамики и расчет обтекания с отошедшней ударной волной. Ж. вычисл. матем. и матем. физ., 1961, т. I, № 6.