

УДК 533.6.011.72:538.4

УСТОЙЧИВОСТЬ ПЛОСКОЙ ИОНИЗУЮЩЕЙ УДАРНОЙ ВОЛНЫ В ПРОДОЛЬНОМ МАГНИТНОМ ПОЛЕ

В. М. ЗУБЦОВ, О. А. СИНКЕВИЧ

(Москва)

Влияние постоянного поперечного магнитного поля на устойчивость плоской ионизирующей ударной волны относительно малых смещений ее фронта от положения равновесия рассматривалось в [1, 2]. В данной работе при тех же упрощающих предположениях исследована устойчивость ударной волны в продольном магнитном поле (вектор индукции направлен по нормали к разрыву). Определены границы области устойчивости. Показано, что вся область нейтральных колебаний, существующих в газодинамическом случае, переходит при наличии продольного поля в область устойчивости. Границы области устойчивости не зависят от параметра взаимодействия в отличие от случая движения ударной волны в поперечном поле [2].

1. Пусть ударная волна движется в продольном магнитном поле. Задачу рассмотрим в системе координат, плоскость yz которой совпадает с невозмущенной поверхностью разрыва. Коэффициент электропроводности изменяется скачком от значения $\sigma_1=0$ в области $x<0$ (перед фронтом ударной волны) до значения $\infty<\sigma_2<0$ в области $x>0$ (за фронтом). Смещение фронта ударной волны от положения равновесия $\xi'(y, t)$ в начальный момент времени $t=0$ задается в виде

$$(1.1) \quad \xi'(y, 0) = \xi_0 \exp(iky).$$

Движение в области перед фронтом волны стационарно, поскольку ударная волна движется со сверхзвуковой скоростью по отношению к среде перед фронтом и возмущения газодинамических параметров туда не проникают. Движение за фронтом ударной волны описывается следующей системой уравнений (пренебрегается эффектом Холла, влиянием вязкости и теплопроводности, магнитное число Рейнольдса считается малым)

$$(1.2) \quad \begin{aligned} \frac{dR}{dt} + R \operatorname{div} U &= 0, & R \frac{dU}{dt} &= -\nabla P + \mathbf{J} \times \mathbf{B}, & RT \frac{dS}{dt} &= \frac{J^2}{\sigma} \\ P &= P(R, S) & \left(\frac{d}{dt} &= \frac{\partial}{\partial t} + U_x \frac{\partial}{\partial x} + U_y \frac{\partial}{\partial y} \right) \\ \operatorname{rot} \mathbf{E} &= 0, & \operatorname{div} \mathbf{J} &= 0, & \mathbf{J} &= \sigma(\mathbf{E} + \mathbf{U} \times \mathbf{B}) \end{aligned}$$

где $\mathbf{U} = (U_x, U_y, U_z)$ — скорость, R — плотность, P — давление, T — температура, $\mathbf{J} = (J_x, J_y, J_z)$ — ток, $\mathbf{B} = (B, 0, 0)$ — индукция магнитного поля, S — энтропия, $\mathbf{E} = (E_x, E_y, E_z)$ — напряженность электрического поля.

Считая возмущения малыми, представим эти величины в виде

$$(1.3) \quad \begin{aligned} R &= \rho_2 + \rho', & P &= p_2 + p', & S &= s_2 + s', & T &= t_2 + t', & \mathbf{U} &= (u_2 + u', v', w') \\ \mathbf{J} &= (j_x', j_y', j_z'), & \mathbf{B} &= (B_2, 0, 0), & \mathbf{E} &= (E_x', E_y', E_z'), & \sigma &= \sigma_2 \end{aligned}$$

где нижним индексом 2 обозначены невозмущенные величины однородного стационарного течения, а штрихом — их возмущения. Линеаризуя систему (1.2) с учетом (1.3) после исключения возмущений напряженности электрического поля, плотности и энтропии получим

$$(1.4) \quad \begin{aligned} \rho_2 \left(\frac{\partial w'}{\partial t} + u_2 \frac{\partial w'}{\partial x} \right) + j_y' B_2 &= 0 \\ \frac{\partial j_y'}{\partial x} - \frac{\partial j_x'}{\partial y} &= \sigma_2 B_2 \frac{\partial w'}{\partial x}, & \frac{\partial j_x'}{\partial x} + \frac{\partial j_y'}{\partial y} &= 0 \\ \frac{\partial p'}{\partial t} + u_2 \frac{\partial p'}{\partial x} + \rho_2 a_2^2 \left(\frac{\partial u'}{\partial x} + \frac{\partial v'}{\partial y} \right) &= 0 \end{aligned}$$

$$\rho_2 \left(\frac{\partial u'}{\partial t} + u_2 \frac{\partial u'}{\partial x} \right) + \frac{\partial p'}{\partial x} = 0$$

$$\rho_2 \left(\frac{\partial v'}{\partial t} + u_2 \frac{\partial v'}{\partial x} \right) + \frac{\partial p'}{\partial y} - j_z' B_2 = 0, \quad \frac{\partial j_z'}{\partial y} = -\sigma_2 B_2 \frac{\partial v'}{\partial y}$$

где a_2 — невозмущенная скорость звука.

Первые три уравнения (1.4) составляют замкнутую систему относительно неизвестных w' , j_x' , j_y' , которая имеет лишь тривиальное решение при начальном возмущении, заданном соотношением (1.1). Решение второй части системы (1.4) будем искать в виде

$$(1.5) \quad p'(x, y, t) = p(x, t) \exp(iky)$$

что позволяет исключить j_z' и получить систему уравнений относительно газодинамических параметров

$$(1.6) \quad \frac{\partial p}{\partial t} + u^2 \frac{\partial p}{\partial x} + \rho_2 a_2^2 \left(\frac{\partial u}{\partial x} + ikv \right) = 0$$

$$\rho_2 \left(\frac{\partial u}{\partial t} + u_2 \frac{\partial u}{\partial x} \right) + \frac{\partial p}{\partial x} = 0$$

$$\rho_2 \left(\frac{\partial v}{\partial t} + u_2 \frac{\partial v}{\partial x} \right) + ikp + \sigma_2 B_2^2 v = 0$$

Линеаризованные соотношения на поверхности разрыва [3], вытекающие из непрерывности потоков массы, составляющих импульса и энергии, с учетом (1.5) можно записать следующим образом:

$$(1.7) \quad p(0, t) = -\frac{2m^+}{1+m^+} \frac{u_1 - u_2}{u_1} \frac{\partial \xi}{\partial t}$$

$$u(0, t) = \frac{1-m^+}{1+m^+} \frac{u_1 - u_2}{u_1} \frac{\partial \xi}{\partial t}$$

$$v(0, t) = ik(u_1 - u_2) \xi \quad \left(m^+ = m^2 \frac{\partial g_2}{\partial p_2} \right)$$

Производная в определении m^+ берется вдоль ударной адиабаты.

2. Решение системы (1.6) с граничными условиями (1.8) ищем в экспоненциальном виде

$$(2.1) \quad p = p_0 \exp(\Lambda x + \Omega t)$$

Подставляя (2.1) в (1.6), получим систему уравнений относительно амплитуд возмущений p_0 , u_0 , v_0 , условие нетривиальной совместности которой имеет вид

$$(2.2) \quad F_1(\omega, \lambda) = (\omega + \lambda) [M^2(\omega + \lambda)^2 - (\lambda^2 - 1)] + R_\sigma [M^2(\omega + \lambda)^2 - \lambda^2] = 0$$

$$M = \frac{u_2}{a_2}, \quad \omega = \frac{\Omega}{u_2 k}, \quad \lambda = \frac{\Lambda}{k}, \quad R_\sigma = \frac{\sigma_2 B_2^2}{\rho_2 u_2 k}$$

Здесь R_σ параметр взаимодействия, построенный по длине волны возмущения. Общее решение системы представляет собой суперпозицию трех линейно-независимых решений, соответствующих трем корням (λ_1 , λ_2 , λ_3) уравнения (2.2)

$$(2.3) \quad p = -\rho_2 \sum_{i=1}^3 C_i (\Omega + \Lambda_i u_2) \exp(\Lambda_i x + \Omega t), \quad u = \sum_{i=1}^3 C_i \Lambda_i \exp(\Lambda_i x + \Omega t)$$

$$v = \frac{i}{ka_2} \sum_{i=1}^3 C_i [(\Omega + \Lambda_i u_2) - \Lambda_i^2 a_2^2] \exp(\Lambda_i x + \Omega t)$$

В газодинамическом случае $R_0=0$ и (2.2) имеет простой вид. Из этого соотношения следует существование двух типов решений [3]. Решению первого типа соответствует $\lambda = -\omega$ и представляет перенос возмущений энтропии и ротора скорости со скоростью среды. Решение второго типа представляет собой акустические возмущения (в этом решении возмущение энтропии равно нулю). В общем случае $R_0 \neq 0$ согласно (2.2) не существует простого деления возмущений на энтропийно-вихревые и акустические. Непрерывный переход решений (2.2) при $R_0 \rightarrow 0$ в газодинамическое решение позволяет считать, что один из корней (2.2) (λ_3) соответствует возмущениям, распространяющимся по направлению к разрыву, а два других (λ_1 и λ_2) – возмущениям, распространяющимся от разрыва. Отсюда следует: $C_3=0$. Применяя граничные условия (1.7) с учетом (2.1) к (2.3), получим систему трех уравнений относительно C_1, C_2 . Совместность этой системы обеспечивается выполнением соотношения

$$(2.4) \quad F_2(\omega, \lambda_1, \lambda_2) = \omega^2 M^2 (3 - m^+) + \lambda_1 \lambda_2 (1 + m^+) (1 - M^2) - \omega (\lambda_1 + \lambda_2) (1 - m^+) (1 - M^2) + (1 + m^+) \delta = 0$$

позволяющего определить ω .
При $R_0=0$

$$(2.5) \quad \lambda_1 = -\omega, \quad \lambda_2 = \frac{M^2 \omega - l}{1 - M^2}, \quad l = \sqrt{M^2 \omega^2 + (1 - M^2)}$$

где под знаком радикала понимается ветвь этой функции, принимающая положительные значения при положительных значениях подкоренного выражения. При таких значениях λ_1 и λ_2 (2.4) имеет вид, соответствующий газодинамическому случаю [4, 5].

3. В газодинамическом случае при $-1 < m^+ < 1 + 2M$ корни (2.4) лежат в области $\omega_r \leq 0$ (в левой полуплоскости или на мнимой оси), причем существует область нейтральных колебаний

$$(3.1) \quad \Gamma < m^+ < 1 + 2M, \quad \Gamma = [1 - M^2 (1 + \delta)] [1 - M^2 (1 - \delta)]^{-1}$$

в которой $\omega_r = 0$ и поверхность фронта колеблется по гармоническому закону [4]. Область $-1 < m^+ < \Gamma$ является областью устойчивости со степенным законом затухания [5]. Неустойчивость при $m^+ < -1$ обусловлена переходом одного из корней (2.7) в правую полуплоскость через точку $\omega = 0$, а при $m^+ > 1 + 2M$ – переходом корня в правую полуплоскость с мнимой оси через бесконечность.

Из (2.4) следует, что при наличии продольного поля левая граница области устойчивости не изменяется, т. е. $\omega = 0$ при $m^+ = -1$, а при $m^+ < -1$ этот корень находится в правой полуплоскости. Для нахождения правого значения m^+ , при котором наступает неустойчивость, предположим, что при этом, как и в газодинамическом случае, ω и λ велики, причем $\omega \sim \lambda$. Тогда из уравнения (2.2) получаем

$$(3.2) \quad \lambda_1 = -\omega, \quad \lambda_{2,3} = -\omega \frac{M}{M \pm 1}$$

Подставляя λ_1 и λ_2 в (2.4) и пренебрегая членом $(1 + m^+) \delta$ по сравнению с членами порядка ω^2 , получаем $m^+ = 1 + 2M$. Можно показать, что при $m^+ > 1 + 2M$ имеется корень в правой полуплоскости, что обеспечивает неустойчивость.

Представляет интерес вопрос о возможности существования области нейтральных колебаний при наличии продольного поля. Для исследования этого вопроса система уравнений (2.2) и (2.4)

$$(3.3) \quad F_1(\omega_1, \lambda_1) = 0, \quad F_2(\omega, \lambda_2) = 0, \quad F_3(\omega, \lambda_1, \lambda_2) = 0$$

решалась численно методом градиента, начальные значения λ и ω при $R_0=0$ (ω является решением (2.7), λ определяется соотношениями (2.5)) брались из области нейтральных колебаний (3.1). При $R_0 \neq 0$ соответствующие значения смещаются с мнимой оси в левую полуплоскость, т. е. область нейтральных колебаний переходит при наличии продольного поля в область устойчивости. Физически этот факт объясняется взаимодействием тока, индуцированного компонентой возмущения скорости, ортогональной вектору \mathbf{B} , с магнитным полем. Это взаимодействие (пондеромоторная сила) приводит к ослаблению возмущений.

Надо заметить, что экспоненциальное решение (2.3) существует не при всех m^+ как в газодинамическом случае, так и для ударной волны в магнитном поле. Однако стабилизирующее влияние магнитного поля позволяет сделать вывод что вся

область

$$(3.4) \quad -1 < m^+ < 1 + 2M$$

является областью устойчивости. При $m^+ < -1$ и $m^+ > 1 + 2M$ ударная волна экспоненциально неустойчива.

Поступила 14 IV 1975

ЛИТЕРАТУРА

1. Синкевич О. А. Устойчивость плоской ионизирующей ударной волны в магнитном поле. Изв. АН СССР, МЖГ, 1972, № 1.
2. Синкевич О. А., Зубцов В. М. Границы устойчивости ионизирующей ударной волны в поперечном магнитном поле. Теплофизика высоких температур, 1975, т. 13, № 6.
3. Дьяков С. П. Об устойчивости ударных волн. ЖЭТФ, 1954, т. 27, вып. 3.
4. Зайдель Р. М. Развитие возмущений в плоских ударных волнах. ПМТФ, 1967, № 4.
5. Иорданский С. В. Об устойчивости плоской стационарной ударной волны. ПММ, 1957, т. 21, вып. 4.

УДК 533.6.011.8

ОБ ИССЛЕДОВАНИИ КОЭФФИЦИЕНТА АККОМОДАЦИИ С ПОМОЩЬЮ ТЕРМОМАГНИТНОГО ЭФФЕКТА

В. Д. БОРМАН, Л. А. МАКСИМОВ, Б. И. НИКОЛАЕВ, В. И. ТРОЯН

(Москва)

В работе на основе теоретического рассмотрения задачи о переносе тепла в свободномолекулярном газе в параллельных постоянном и переменном магнитных полях предлагается новый метод исследования коэффициента аккомодации молекул, взаимодействующих с поверхностью твердого тела, и обсуждается постановка соответствующего эксперимента.

Поляризация молекул, взаимодействующих с поверхностью твердого тела, возникает, если указанное взаимодействие зависит от ориентации молекул. Впервые на необходимость учета ориентационного взаимодействия молекул с поверхностью при объяснении явлений, происходящих в газодинамическом лазере, было указано в [1].

Для получения информации о коэффициенте аккомодации молекул и о распределении по направлениям их вылета со стенки предлагается исследовать поведение теплового потока в свободномолекулярном газе, помещенном в зазор между двумя поверхностями L , в присутствии параллельных друг другу постоянного H_0 и переменного $H_1 \cos \omega t$ магнитных полей. Как показано ниже, в условиях, когда поля параллельны или перпендикулярны поверхности, соответствующие зависимости тепловых потоков от напряженности постоянного поля должны иметь максимумы, число и положение которых связаны с рангами тензора поляризации по направлениям момента вращения молекул, характеризующего их ориентацию, и сферического тензора, описывающего распределение молекул по направлениям скорости.

Влияние постоянного магнитного поля на тепловой поток в свободномолекулярном газе было предсказано и обнаружено соответственно в [2, 3]. Это явление связано с тем, что функция распределения свободномолекулярного газа, находящегося в зазоре между двумя плоскопараллельными поверхностями с различными температурами, зависит от направлений вектора скорости V и вектора момента вращения M молекул. Прецессия молекул в магнитном поле приводит к изменению распределения молекул по направлениям вектора M и, следовательно, к изменению величины теплового потока в поле.

Кинетическое уравнение для функции распределения $f(V, M, z, t)$ в рассматриваемом случае можно записать в безразмерном виде (z — ось совпадает с направлением нормали k)

$$(1) \quad \left[\frac{\partial}{\partial t} + V_z \frac{\partial}{\partial z} + (\xi_0 + \xi_1 \cos \omega t) [Mh] \frac{\partial}{\partial M} \right] f(V, M, z, t) = 0$$