

СРАВНЕНИЕ РАСЧЕТНЫХ И ЭКСПЕРИМЕНТАЛЬНЫХ ДАННЫХ ПРИ МОДЕЛИРОВАНИИ РАЗЛЕТА ИСКРОВОГО ПРОБОЯ В ВОЗДУХЕ НА ЭВМ

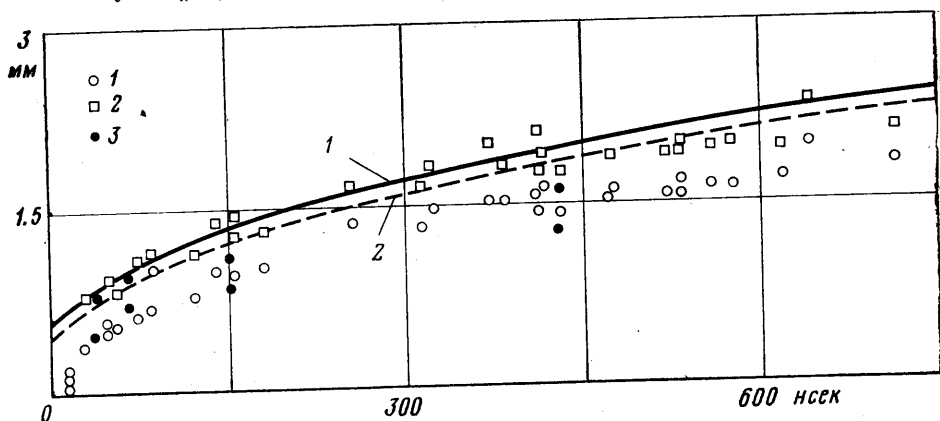
Н. А. АРХАНГЕЛЬСКИЙ

(Москва)

Проводится сравнение расчетных данных, полученных ранее на ЭВМ при моделировании разлета искрового пробоя в воздухе, с данными физического эксперимента.

В [1] приведены расчетные данные газодинамической модели двумерной задачи о распространении искрового пробоя в воздухе. Ниже проводится сравнение их с данными эксперимента [2].

Первоначальный объем нагретой массы газа $V = \frac{1}{6} [\pi l_0^3 \sin^2 \alpha (2 - \sin^2 \alpha)]$, где α — половина угла фокусировки, а начальная энергия, сосредоточенная в этом объеме,



Фиг. 1

$E_1 = P_1 V / (\gamma_1 - 1)$, P_1 — значение размерного давления. Если исключить V из этих соотношений, то найдем, что характерная «длина» искры есть

$$l_0 = \left[\frac{6(\gamma_1 - 1)E_1}{\pi P_1 \sin^2 \alpha (2 - \sin^2 \alpha)} \right]^{1/3}, \quad \gamma_1 = 1.24$$

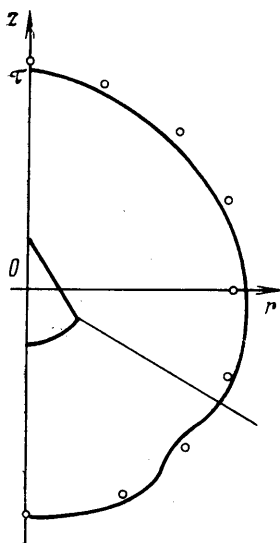
Выберем систему единиц, в которой в качестве основных взяты $[F] = \kappa\Gamma$, $[L] = \text{мм}$, $[T] = \text{сек}$. Согласно [2], $E_1 = 0.2 \text{ Дж} = 0.2/9.81 \kappa\Gamma\text{м} = 0.0204 \kappa\Gamma\text{м}$.

На фиг. 1 представлены данные, относящиеся к развитию малой (1) и большой (2) полуосей конического объема, наблюдавшиеся в [2]. Из рассмотрения фигуры следует, что вариант расчета [1], наилучшим образом соответствующий эксперименту, есть $p_1 = 1000$, $\rho_1 = 1.0$, $\alpha = 30^\circ$, где p_1 и ρ_1 — значения безразмерного давления и плотности внутри пробоя. При этом l_0 , вычисленное по приведенной выше формуле, равно 1.29 мм, так как в начальный момент $t=0$ $l_0/2 = 0.65$ мм, что неплохо согласуется с данными фиг. 1.

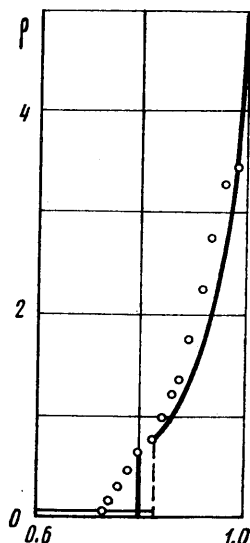
Так как безразмерное время $\tau = t/t_0$, где $t_0 = l_0 \sqrt{\rho^* / P_\infty}$, то при $P_\infty = 1 \kappa\Gamma/\text{см}^2 = 10^4 \kappa\Gamma/\text{м}^2$ и $\rho^* = 0.0129 \text{ г/см}^3 = 0.13 \kappa\Gamma \cdot \text{сек}^2/\text{м}^4$ (стандартные условия) этому варианту расчета соответствует $t_0 = 4.7 \cdot 10^{-6} \text{ сек} = 4.7 \cdot 10^3 \text{ нсек}$. По расчетным данным [1] были построены графики развития большой и малой полуосей как функции времени, для чего использовались соотношения $l = Ll_0$, $t = \tau t_0$, где L — безразмерная длина, значение которой вместе с τ брались из расчета. Видно, что развитие большой полуоси (линия 1, фиг. 1) находится в хорошем согласовании с экспериментом, чего нельзя сказать о малой полуоси (линия 2). Это объясняется следующим.

Различие в расчетных и экспериментальных данных для значений малой полуоси видно уже при $t \approx 0$. Далее, E_1 и l_0 в расчете и эксперименте одинаковы, но значения α и P_1 нет: в расчете α больше, следовательно, объем $V(\alpha)$ больше, а поэтому P_1 в расчете меньше. Разница между большой и малой полуосями как в

расчете, так и в эксперименте остается примерно постоянной. Это подтверждается и данными [3], где установлено, что разница между большой и малой полуосями слабо зависит от времени. Но тогда эта разница определяется главным образом ее значением в начальный момент $t=0$. Естественно, что при больших α она меньше, чем при малых. Совпадение же расчетного движения большой полуоси с экспериментом целиком определяется одинаковостью значений l_0 и E_1 . Отсюда же следует качественное согласие расчетных данных с [3] о постоянстве разницы в развитии большой и малой полуосей, что, в свою очередь, означает совпадение интенсивности ударной волны в направлении как большой, так и малой полуосей. В расчете [4] как раз и было установлено, что процесс выравнивания интенсивности ударной волны происходит чрезвычайно быстро, а следовательно, различие между осями



Фиг. 2



Фиг. 3

почти постоянно. Величина же этого различия определяется его значением в начальный момент, а также различием, «накопленным» в моменты времени, близкие к начальному, когда разница в интенсивностях различных участков ударной волны еще значительна.

На фиг. 2 изображено положение и форма ударной волны по данным расчета [1] при $t=0.182$, $p_1=1000$, $\alpha=30^\circ$ (в силу симметрии изображена лишь половина картины). Здесь же нанесены данные [2]. Как видно, имеет место очень хорошее совпадение. Конечно, данные [2] не показывают прогиба ударной волны в области напротив угловой линии по лучу (на чертеже этот луч обозначен) — эффект, связанный с геометрической идеализацией и наблюдавшийся ранее в [4], где приведено его объяснение.

Однако размерное значение t , соответствующее этому положению ударной волны, здесь несколько меньше экспериментального. Объяснение этому, по-видимому, следующее: либо не слишком хорошее определение времени в [2], либо по-разному определен момент отсчета в эксперименте и в расчете (сведений о методике получения экспериментальных данных и о их точности в [2] нет). Наиболее вероятно, что имеет место первое утверждение. В пользу этого говорит следующее. На фиг. 1 нанесены расстояния (3) как функции времени, пройденные ударной волной и взятые из [1]. Видно, что при малых t эти расстояния согласуются с опытными данными (1 и 2), а при больших нет — большая полуось смещается в зону экспериментальных точек для малой полуоси. Это противоречие можно устранить лишь за счет занижения значений времени в [2].

На фиг. 3 дано распределение плотности за ударной волной вдоль оси конуса против направления падающего луча. Согласование, как видно, хорошее. Несколько хуже оно в области за контактной поверхностью (на фиг. 3 ее положению соответствует скачок плотности). Последнее объясняется тем, что в эксперименте температура за счет излучения падает быстрее, чем в расчете, а поэтому выравнивание градиентов за счет высоких скоростей возмущений происходит медленнее. К тому же неясно, насколько надежно может быть получено распределение плотности в эксперименте.

Таким образом, игнорирование процессов переноса излучения и относительно грубый учет изменения свойств воздуха при высоких температурах за счет выбора эффективного показателя адиабаты в [1] не привели к искажению картины развития пробоя в целом.

Пригодность газодинамической модели подтверждается полученными позднее результатами [5], где, в частности, показано, что даже на ранней стадии разлета пробоя движение фронта ударной волны совпадает с известным автомодельным законом. Л. И. Седова $R_*(t) = [\alpha E_0 t^2 / R_0]^{1/2}$, а оценка первоначально вложенной энергии по этой формуле дает удовлетворительную точность в условиях разлета с сильным излучением.

Автор благодарит В. П. Коробейникова за предоставленные оригиналы фотографий [2].

Поступила 12 V 1978

ЛИТЕРАТУРА

1. Архангельский Н. А. К расчету течения, возникающего при искровом пробое в воздухе. Изв. АН СССР, МЖГ, 1975, № 3.
2. Panarella E. Laser induced explosions. National Research Council. Ottawa, Canada. Rept., 1971.
3. Егущенко Т. П., Малышев Г. М., Островская Г. В., Семенов В. В., Челидзе Т. Я. Исследование искры в воздухе с помощью двух синхронизированных лазеров. Ж. техн. физ. 1966, т. 36, 1115.
4. Шурилов Л. В. Об одном классе двумерных нестационарных течений с ударными волнами. Изв. АН СССР, МЖГ, 1974, № 2.
5. Гольдин В. Я., Четверушкин Б. Н. Исследование охлаждения и разлета сферической мишени, разогретой излучением лазера. М., 1974. (Препринт ИПМ АН СССР, № 95.)

УДК 536.2.02.536.46

РАСПРОСТРАНЕНИЕ ВОЛНЫ ГОРЕНИЯ В СРЕДЕ С НЕЛИНЕЙНОЙ ТЕПЛОПРОВОДНОСТЬЮ

А. С. ЛЕЙБЕНЗОН

(Москва)

В работе рассматривается задача о распространении тепловой волны, поддерживаемой экзотермической реакцией, в совершенном газе. Предполагается, что в результате нагрева вещества тепловой волной в среде начинается экзотермическая реакция. Так как тепловая волна может двигаться по холодному веществу с большой сверхзвуковой скоростью [1], то на начальной стадии процесса можно пренебречь движением вещества и изучать процесс распространения тепла по покоящейся среде. Аналогичные вопросы рассматривались также в работах [2]. Подробно вопрос о тепловых и гидродинамических процессах в одномерном плоском случае для несжатого вещества был рассмотрен в работе [4]. Эффекты взаимодействия нелинейной теплопроводности с источниками тепла рассматривались в работах [5, 6].

Распространение тепловой волны по покоящейся холодной среде, в которой могут происходить экзотермические реакции, описывается системой, состоящей из уравнения нелинейной теплопроводности и уравнения, описывающего изменение концентрации вещества в процессе реакции. Изучаются одномерные нестационарные движения с плоскими, осесимметричными и сферическими волнами. Учитываются потери энергии за счет тормозного излучения.

Основная система уравнений имеет вид

$$(1) \quad \rho \frac{\partial}{\partial t} \left(\frac{RT}{\gamma-1} + \beta Q \right) = \frac{1}{r^\nu} \frac{\partial}{\partial r} \left(r^\nu \kappa \frac{\partial T}{\partial r} \right) - A \rho^2 T^{1/2}$$

$$\frac{\partial \beta}{\partial t} = -k_1 \beta^\alpha \rho^2 T^s \exp \left(-\frac{E}{RT} \right)$$

Здесь t — время, r — пространственная координата, γ — показатель адиабаты, ν — показатель симметрии, равный 0, 1, 2 соответственно в плоском, осесимметричном и