03;04;09;12 Электрический разряд в глубоко подкритическом поле СВЧ-пучка в высокоскоростной струе воздуха и его смеси с пропаном

© Д.В. Бычков, Л.П. Грачев, И.И. Есаков, А.А. Раваев, Л.Г. Северинов

Московский радиотехнический институт РАН, 117519 Москва, Россия

(Поступило в Редакцию 28 октября 2008 г.)

Представлены результаты исследования инициированного трубчатым линейным электромагнитным вибратором газового электрического разряда. Разряд возбуждается глубого подкритическим линейно поляризованным полем квазиоптического СВЧ-пучка. Эксперименты выполнены при скорости потока в диапазоне нескольких сотен метров в секунду. В них производилась фоторегистрация разрядной области и измерялась температура торможения потока в спутном следе разряда. Опыты показали, что и при столь больших скоростях потока воздуха возможно зажигание в нем глубого подкритического СВЧ-разряда. Кроме того, разряд поджигает и стабилизирует область горения "бедной" пропан-воздушной смеси. При этом в данной схеме при скорости потока, меньшей некоторого порогового значения, происходит полное сгорание пропана. При сравнительно большой скорости, соответствующей близким к единице числам Маха, в экспериментах наблюдаются эффекты дросселирования и "термической блокировки" струи.

PACS: 52.80.Pi

Введение

Традиционно при разработке плазмотронов, использующих газовый электрический разряд в СВЧ-диапазоне электромагнитных (ЭМ) колебаний, разряд зажигается в волноводе или, как правило, в резонаторе, размеры которого соизмеримы с длиной волны ЭМ-поля λ [1–3]. В последнем случае должны быть выдержаны два в определенном смысле противоречащих друг другу требования. С одной стороны, резонатор должен быть достаточно добротным, чтобы обеспечить электрический пробой газа в заданной области. Это условие и определянет требования к согласованию резонатора с питающим его СВЧ-генератором. С другой — уже низкодобротный резонатор с горящим в его объеме разрядом также должен быть согласован с СВЧ-генератором.

Указанное противоречие может быть разрешено, например, при зажигании разряда в квазиоптическом ЭМпучке [4]. Схема реализации такого разряда содержит СВЧ-генератор, с выхода которого ЭМ-волна поступает на элементы, формирующие линейно поляризованный квазиоптический пучок. В случае если величина поля в заданной области пучка меньше величины, необходимой для электрического пробоя газа при требуемом его давлении р, в этот пучок параллельно вектору его электрической составляющей Е₀ помещается линейный ЭМ-вибратор. При его определенной длине и форме выполнения концов индуцированное поле на концах вибратора может превысить поле, необходимое для пробоя газа. Опыты показывают, что по данной схеме СВЧ-разряд может быть зажжен в глубоко подкритическом поле при $E_0 \ll E_{\rm cr}$, где под критическим полем пробоя E_{cr} понимается минимальное, необходимое для безэлектродного неинициированного пробоя газа. При этом такой глубоко подкритический СВЧ-разряд горит в районе концов ЭМ-вибратора.

В настоящей работе описываются результаты экспериментального исследования инициированного ЭМвибратором глубоко подкритического СВЧ-разряда в высокоскоростной струе воздуха или его смеси с пропаном. Разряд предполагается зажигать при длине вибратора, меньшей его резонансной длины, но еще обеспечивающей пробой воздуха при выбранных условиях. В то же время горящий на кормовом конце вибратора СВЧ-разряд будет сноситься потоком, как бы увеличивая длину вибратора, и энергетически более оптимально согласовывать электродинамическую систему вибратор-разрядная плазма с возбуждающим разряд ЭМ-пучком. При этом эффективная площадь энергетического взаимодействия разрядной плазмы с ЭМполем будет определяться не только длиной разрядной области, а длиной всей этой системы.

Опыты показывают, что температура газа T в разрядной плазме глубоко подкритического разряда достаточна для поджига, например, горючей пропан-воздушной смеси [5]. Кроме того, СВЧ-разрядная плазма является источником жесткого ультрафиолетового (УФ) излучения [6]. С учетом этого можно предположить, что если по разрядной плазменной области распространяется горючая смесь, то она может быть подожжена и при коэффициенте избытка горючего в ней $\Phi \ll 1$. В опытах предполагается зажигать разряд в скоростном потоке как воздуха, так и предварительно перемешанной "бедной" пропан-воздушной горючей смеси.

Схема эксперимента

В состав экспериментальной утановки входит магнетронный СВЧ-генератор. Его выходная мощность $P_{\rm gen} = 1.5$ kW. С выхода генератора ЭМ-волна распространяется по волноводу с внутренним размером се-



Рис. 1. Рабочая область экспериментальной установки.

чения 45×90 mm. Волновод оканчивается пирамидальным рупором-излучателем. Его длина 150 mm, площадь излучающего раскрыва — 9×9 cm. В результате в герметичную рабочую камеру установки излучается линейно поляризованная ЭМ-волна с $\lambda = 12.3$ cm в виде квазиоптического СВЧ-пучка.

Фотография рабочей части установки приведена на рис. 1. На ней сверху находится конец рупора, обозначенный цифрой 1. ЭМ-излучение из него направлено вниз, а вектор Е0 — горизонтален. В ЭМ-пучке помещается медная трубка 2, ее наружный диаметр $d_{\text{out}} = 4 \,\text{mm}$ и внутренний — $d_{\text{in}} = 2 \,\text{mm}$. Ось трубки параллельна вектору Е0 и отстоит от раскрыва рупора на расстояние 90 mm. Площадь поперечного сечения ЭМ-пучка в плоскости расположения трубки примерно равна $1.24 \cdot 10^2$ cm². Таким образом, средняя плотность потока ЭМ-энергии исходного пучка в этой плоскости $\Pi \approx 12 \, \text{W/cm}^2$, что соответствует амплитуде поля $E_0 = 95 \, \text{V/cm}$. Один торец трубки плоский. На фотографии он расположен слева. Другой имеет три треугольных заостренных выступа. Выступы глубиной 4 mm распределены равномерно по торцу трубки. Один из них расположен навстречу вектору Пойнтинга ЭМ-пучка П. На торец трубки с выступами плотно надета кварцевая трубка-насадка 3. Ее наружный диаметр 5.5 mm, общая длина 22 mm и длина участка, выступающего за заостренные концы вибратора, $L_{\text{out}} = 9 \,\text{mm}$.

Трубка 2 расположена над металлическим экраном 4, перпендикулярным вектору **П**. Расстояние оси трубки от поверхности экрана $h = 30 \text{ mm} \approx \lambda/4$, т.е. она находится в пучности ЭМ-поля с исходной величиной $2E_0$.

При длине трубки $2L < \lambda/2$ в ее центральной области индуцированные заряды равны нулю. Это позволяет закрепить трубку на укрепленной на экране 4 металлической стойке 5. Стойка имеет размер вдоль трубки, равный 10 mm, а поперек — 2 mm.

На плоско срезанный конец трубки-вибратора на длину 6 mm плотно надета полиэтиленовая трубка 6 внутренним диаметром 4 mm и толщиной стенки 1 mm. Она выходит из рабочей камеры установки, где в ее разрыв включен электрически управляемый клапан с условным проходным диаметром, равным 10 mm. Трубка 6 подключена к герметичному баллону объемом $V_b = 5.2 \cdot 10^3$ cm³. Давление воздуха в баллоне может устанавливаться в диапазоне $p_b = 760-10^{-1}$ Torr и контролироваться с точностью ± 1 Torr.

На рис. 1 с правой стороны экрана 4 показан источник УФ-излучения 7, его назначение и схема будут разъяснены ниже.

Вибратор находится в рабочей камере установки объемом 4.5 m³. Давление воздуха в ней p_c может устанавливаться в диапазоне от 760 до 3 Тогг и контролироваться с той же точностью, что и давление p_b . Камера имеет иллюминаторы, через которые проводятся оптические исследования изучаемых процессов. Один из иллюминаторов на рис. 1 обозначен цифрой 9.

В случае $p_c < p_b$ при открытии клапана воздух из баллона начинает натекать в рабочую камеру, и на выходе кварцевой насадки 3 формируется затопленная струя воздуха. Ее температура торможения T_{stag} может быть измерена с помощью термопарного датчика 8 на основе хромель-алюмелевой термопары. Для предотвращения СВЧ-наводки отходящие от "горячего" спая термопары провода помещены в металлическую трубку-экран наружным диаметром 4 mm. Спай выступает за торец экрана на 1 mm. Трубка-экран датчика располагается по оси потока, и ее торец с термопарным спаем отстоит от кормового торца кварцевой насадки 7 на расстоянии x = 40 mm. "Холодным спаем" термопары является входная схема осциллографа. Средняя чувствительность используемого датчика в стабильном временном режиме измерения $S_T = 24.5 \, \text{K/mV}$ при температуре горячего спая до 1100°С. Особенность измерений данным датчиком температуры T_{stag} с ее "резкими" перепадами будет описана ниже.

Резонансные свойства трубчатого ЭМ-вибратора

Резонансная длина $2L_{rez}$ ЭМ-вибратора существенно зависит от его конструктивных параметров. Здесь под $2L_{rez}$ понимается такая длина вибратора, при которой максимален не наведенный в нем ток, а максимальное поле на его концах. В настоящей работе первоначально была экспериментально определена длина $2L_{rez}$, используемого в основных исследованиях трубчатого вибратора с надетой на его конец кварцевой насадкой.



Рис. 2. Резонансные свойства трубчатого линейного ЭМ-вибратора с кварцевой насадкой.

В данных экспериментах вибратор не крепился жестко к экрану на металлической стойке, а помещался над ним на высоте h на пенопластовой подставке. Эксперименты проводились в неподвижном воздухе. В них определялось его максимальное давление $p_{\rm br}$, при котором вибратор инициировал электрический пробой воздуха, который и определялся полем на концах вибратора. Опыты начинались с максимальной длины вибратора 2L = 53 mm. Затем его длина постепенно уменьшалась путем обрезания со стороны плоского торца. В опытах наличие пробоя надежно фиксировалось визуально по развивающемуся СВЧ-разряду в областях, прилегающих к концам вибратора.

Основные опыты предполагалось проводить при длительности CBЧ-излучения с прямоугольной огибающей $\tau_{MW} \approx 0.2$ s. Однако начальные эксперименты показали, что при такой τ_{MW} в последовательных CBЧ-импульсах при неизменных условиях пробой воздуха мог происходить, а мог и не происходить. Эта нестабильность, особенно при значениях давления воздуха *p*, лишь незначительно меньших *p*_{br}, объясняется малым объемом области с индуцированным полем $E > E_{cr}$ и отсутствием в ней в течение τ_{MW} свободных электронов, необходимых для начала процесса развития пробойной лавины.

Для ликвидации этой нестабильности в схему был включен источник УФ-излучения, обозначенный на рис. 1 цифрой 7. Это излучение генерируется искрой, горящей между внутренней жилой высоковольтного (ВВ) кабеля и поверхностью экрана 4. Соответствующий ВВимпульс подается на кабель одновременно с включением ВВ-питания СВЧ-генератора. Опыты показали, что облучение конца трубки 2 с выступами УФ-излучением стабилизирует процесс СВЧ-пробоя даже при наличии кварцевой насадки 3. При этом разряд развивается именно у этого конца вибратора внутри насадки.

Результаты этих экспериментов в виде точек и аппроксимирующей их кривой приведены на рис. 2, откуда следует, что $2L_{\rm rez} \approx 48$ mm. Она на 13.5 mm меньше, чем размер $\lambda/2 = 61.5$ mm, при котором максимален индуцированный ток. Вибратор в таком исполнении может обеспечить пробой воздуха до $p_{\rm br} \approx 280$ Torr, его добротность $Q \approx 5.5$.

В основных экспериментах используется вибратор с 2L = 47 mm, они проводились при значении $p_c = 120 \text{ Torr.}$

Глубоко подкритический СВЧ-разряд в высокоскоростной струе воздуха

В экспериментах предполагалось зажигать разряд в высокоскоростной, но дозвуковой (ДЗ) струе воздуха. Из теории [7] известно, что ДЗ-режим истечения воздуха реализуется при $1 < p_b/p_c < 1.9$. Исходя из этого в опытах начальное давление p_b принималось равным 200 Torr.

В опытах сигнал на открытие клапана в тракте формирования струи имел длительность 0.7 s. Контрольные измерения показали, что в этом случае время стабильного истечения воздуха из баллона $\tau_{\rm fl} = 0.66$ s. За время $\tau_{\rm fl}$ давление p_b падало на некоторую величину Δp_b , которая фиксировалась в эксперименте. В течение $\tau_{\rm fl}$ на время $\tau_{MW} = 0.2$ s в опытах включался СВЧ-генератор, и на экране осциллографа фиксировался сигнал с датчика $T_{\rm stag}$. Затем весь цикл повторялся, но уже при меньшем исходном давлении в баллоне. На нижеприведенных зависимостях номера циклов обозначены индексом K. Опыты проводились до K = 10.

На рис. З даны экспериментальные значения Δp_b , соответствующие разным значениям *K* и полученные в нескольких экспериментальных сериях. "Точки" для одной и той же серии имеют одинаковую конфигурацию. На рисунке сплошной линией показана их аппроксимация.

На рис. 4 с учетом экспериментальных Δp_b даны соответствующие разным K значения исходного давления в баллоне p_b и аппроксимирующая их кривая. Видно, что к десятому циклу p_b от начального значения в 200 Тогт падает почти до значения давления в камере p_c . При этом из рис. 4 следует, что обусловленная "аппаратурными" причинами нестабильность величины Δp_b в различных сериях делает некорректными количественные выводы по опытам с номерами циклов $K \ge 9$. Отношение давлений p_c и p_b позволяет для каждого K рассчитать число



16

Рис. 3. Экспериментальное падение давления в баллоне Δp_b в каждом последовательном цикле *К* истечения воздуха.



Рис. 4. Давление в баллоне *p*_b перед началом каждого последовательного цикла *K* истечения воздуха.



Рис. 5. Число Маха *М* потока на выходе тракта истечения воздуха в каждом цикле *К*.

Маха М формируемой струи воздуха [7]:

$$M = \sqrt{5\left(\frac{1}{(p_c/p_b)^{1/3.5}} - 1\right)}.$$
 (1)

Рассчитанные по этой формуле числа M с аппроксимирующей кривой помещены на рис. 5. Из рисунка следует, что в опытах число Маха в экспериментальной серии практически линейно падает \approx от 0.9 до 0.3.

Числа *М* позволяют рассчитать скорость потока на выходе тракта его формирования [7]:

$$v_{\rm out} = 340M/(1+0.2M^2)^{0.5}.$$
 (2)

В этой формуле выражение под дробью учитывает влияние на скорость звука падения температуры газа в потоке по отношению к его температуре в баллоне $T_0 \approx 300$ К. Рассчитанные по (2) значения v_{out} приведены на рис. 6.

Фиксируемое в эксперименте в каждом цикле K падение давления воздуха в баллоне Δp_b за время $\tau_{\rm fl}$ позволяет оценить массовый расход воздуха:

$$m_{\rm air} = \frac{V_b}{\tau_{\rm fl}} \rho_0 \, \frac{\Delta p_b}{750}.\tag{3}$$

В этой формуле величина Δp_b имеет размерность Torr, $V_b - \text{cm}^3$, $\tau_{\text{fl}} - \text{s}$ и $p_0 = 1.23 \cdot 10^{-3} \text{ g/cm}^3$ — плотность воздуха при нормальных условиях. Рассчитанные по ней значения m_{air} при различных K приведены на рис. 7 и соединены сплошной линией.

Массовый расход воздуха может быть рассчитан и по ожидаемым выходным параметрам струи:

$$m_{\rm air} = \rho_{\rm out} v_{\rm out} S_{\rm out} \equiv \rho_0 \left(\frac{p_b}{750}\right) \frac{3.4 \cdot 10^4}{(1+0.2M^2)^{2.5}} \times \frac{M}{(1+0.2M^2)^{0.5}} \left(\frac{\pi \cdot d_m^2}{4}\right).$$
(4)

В этой формуле значения p_b для каждого K берутся из графика на рис. 4 и имеют размерность Torr, а числа M — из графика на рис. 5. Значение $d_{in} = 0.2$ сm. Рассчитанные по (4) величины m_{air} также даны на рис. 7 и соединены штриховой линией. Видно, что максимальное расхождение результатов расчетов по (3) и (4) составляет 30%. Этот факт будет прокомментирован ниже.

Опыты показали, что во всем экспериментальном диапазоне скоростей потока v_{out} в данной схеме в кормовой области ЭМ-вибратора зажигается СВЧ-разряд, в том числе и при максимальной $v_{out} = 280$ m/s.

Вид разряда зависит от v_{out} . На рис. 8 приведена фотография типичного разряда, полученная путем интегральной фоторегистрации при сравнительной большой $v_{out} = 240$ m/s, а на рис. 9 при сравнительно малой $v_{out} = 160$ m/s, соответствующих K = 3 и 7.



Рис. 6. Скорость потока v_{out} на выходе тракта истечения в каждом цикле *K*.

Журнал технической физики, 2009, том 79, вып. 9



Рис. 7. Массовый секундный расход воздуха m_{air} (сплошная линия) из баллона его истечения и на выходе тракта истечения (штриховая линия) в каждом цикле *K*.



Рис. 8. Инициированный глубоко подкритический СВЧ-разряд в затопленной струе воздуха при сравнительно большой скорости потока.



Рис. 9. Инициированный глубоко подкритический СВЧ-разряд в затопленной струе воздуха при сравнительно малой скорости потока.

На фотографиях представлен кормовой конец вибратора с кварцевой насадкой. На них ниже по потоку расположен рабочий торец термопарного измерителя температуры T_{stag} . Из фотографий следует, что разряд частично горит внутри кварцевой насадки, касаясь заостренных концов ЭМ-вибратора, а частично — ниже по потоку в кормовой области насадки. При этом симметрия разрядной области вне насадки относительно оси системы вибратор—насадка—измеритель T_{stag} зависит от скорости потока v_{out} .

При больших значениях v_{out} , как следует из рис. 8, разрядная область смещена относительно оси системы в поперечном потоку направлении. При этом измеряемую от кормового торца насадки длину области свечения L_{dis} можно оценить размером, примерно равным 15 mm, т.е. общая длина разрядной области $L_{out} + L_{dis} \approx 24$ mm. Максимальный поперечный размер этой области — $d_{dis} \approx 9.5$ mm. Из фотографии видно, что свечение в

области заострений вибратора настолько интенсивно, что оно создает "сферический ореол" вне кварцевой насадки. За разрядной областью вниз по потоку расположен светящийся "белесым" цветом сравнительно длинный шлейф. Вслед за авторами работы [8] можно предположить, что это результат хемилюминесценции возбужденных в разряде молекул.

При малых v_{out} , как следует из рис. 9, разряд горит относительно симметрично по оси системы. Его длина $L_{\text{dis}} \approx 20 \text{ mm}$, диаметр — $d_{\text{dis}} \approx 11 \text{ mm}$. Они несколько больше соответствующих размеров разряда, показанного на рис. 8, шире и "белесый" шлейф.

На рис. 10 приведены осциллограммы с термопарного датчика. Осциллограммы пронумерованы в соответствии с их номером цикла *K*. На рисунке вертикальный масштаб 5 mV/div, а горизонтальный 0.2 s/div. Из осциллограмм следует, что используемый измеритель T_{stag} инерционен. На рис. 10 начало роста сигналов соответствует моменту зажигания СВЧ-разряда, а их максимум U_m погасания, т.е. время горения разряда $\tau_{\text{dis}} = 0.18$ s. Спад уровня сигнала отслеживает остывание рабочего спая термопары.

Положим, что при "ступенчатом" изменении температуры потока показания датчика T_{stag} изменяются во времени t по закону $U = U_0(1 - e^{-t/\tau})$, где постоянная времени τ характеризует инерционность датчика, а U_0 определяется величиной T_{stag} . Приведенные на рис. 10 осциллограммы позволяют принять $\tau = 2.2$ s. С учетом этого значения τ при оцененной величине τ_{dis} и чувствительности датчика S_T повышение температуры торможения потока при включении разряда рассчитывается по формуле

$$\Delta T_{\rm dis} = 1.8 U_m S_T. \tag{5}$$

Рассчитанные по рис. 10 значения $\Delta T_{\rm dis}$ для каждого *K* приведены на рис. 11 и аппроксимированы сплошной линией. Из рис. 11 следует, что по мере падения $v_{\rm out}$ потока $\Delta T_{\rm dis}$ растет от 200 до 1100 К. При этом в районе значений K = 5-7 зависимость $\Delta T_{\rm dis}(K)$ имеет "разрыв".



Рис. 10. Сигнал с термопарного измерителя T_{stag} в последовательных циклах истечения воздуха K при горящем в нем СВЧ-разряде.



В опытах примерно в этом же диапазоне номеров циклов K по мере их роста зона рязряда становится осесимметричной. Можно предположить, что при близких к единице числах M энерговыделение в разрядной плазме во внутреннем объеме выходной кварцевой трубки тракта истечения существенно влияет на его параметры. И именно поэтому экспериментельные значения $m_{\rm air}$, отмеченные на рис. 7 сплошной линией, меньше их расчетных значений, отмеченных штриховой линией. Последние получены по формуле (4), которая не учитывает подвод тепла в тракт течения.

Экспериментальные значения $\Delta T_{\rm dis}$ и $m_{\rm air}$ с учетом теплоемкости воздуха $c_p = 1 \, {\rm J}/({\rm g}\cdot{\rm K})$ позволяют по формуле

$$P_{\rm dis} = c_p m_{\rm air} \Delta T_{\rm dis} \tag{6}$$

рассчитать мощность нагрева воздуха в разряде $P_{\rm dis}$. При K = 7-10 она практически неизменна — $P_{\rm dis} \approx 56$ W. При известной плотности потока энергии П в районе расположения ЭМ-вибратора это значение $P_{\rm dis}$ дает эффективную площадь энергетически теплового взамодействия системы ЭМ-вибратор-разрядная плазма с ЭМ-полем — $S_{\rm eff} = P_{\rm dis}/\Pi \approx 5$ cm². Эта площадь приблизительно в 7 раз больше площади продольного поперечного сечения области разряда, которая по фотографии на рис. 8 может быть оценена величиной $S_{\rm dis} \approx 0.7$ cm².

Глубоко подкритический СВЧ-разряд в высокоскоростной струе смеси воздуха с пропаном

В экспериментах смешение пропана с воздухом осуществлялось в баллоне истечения. При этом первоначально баллон откачивался до давления $p_b \approx 10^{-1}$ Torr. Затем он заполнялся пропаном C_3H_8 до заданного давления $p_{C_3H_8}$ и, наконец, дозаполнялся воздухом до атмосферного давления p_{Σ} . Затем образовавшаяся гомогенная смесь откачивалась до $p_b = 200$ Torr и уже с этого значения давления начинались отсчеты экспериментальных циклов *K* при неизменном $p_c = = 120$ Torr.

Из литературы [9] известно, что диапазон воспламенения пропан-воздушной смеси лежит между значениями массового коэффициента избытка горючего $\Phi = 0.6-2.7$. Его стехиометрическое значение равно единице.

Первоначально в опытах было принято $p_{C_3H_8} = 21$ Тогг. Оно соответствует $\Phi = 0.8$, т. е. бедной смеси, но находящейся в зоне ее воспламенения. Фотография реализующегося при этом разряда для K = 1 приведена на рис. 12. Вид области горения мало изменялся и с ростом K. При этом уровень сигнала U_m с термопарного измерителя во всем диапазоне варьирования K оставался существенно меньшим уровня, соответствующего горению разряда в чистом воздухе. Кроме того, особенно при малых K, форма сигнала в течение τ_{dis} была нерегулярной и мало соответствовала закону с экспоненциальным насыщением.

Можно предположить, что в данных экспериментальных условиях происходит "термическая блокировка" тракта истечения, обусловленная значительным энерговыделением в нем [10]. В связи с этим в основной серии опытов использовалось значение $p_{C_3H_8} = 3$ Torr. Это давление соответствует коэффициенту $\Phi = 0.11$. Он существенно меньше нижнего значения коэффициента Φ , ограничивающего диапазон воспламенения пропан-воздушной смеси. В экспериментах с такой смесью виды разрядной зоны при разных значениях K практически совпадали с их видами при горении разряда в чистом воздухе, которые проиллюстрированы рис. 8 и 9. Показания с термопарного датчика различались. Соответствующие пронумерованные по K осциллограммы приведены на рис. 13.

На рис. 11 отдельными "точками" для каждого K помещены рассчитанные по рис. 13 и формуле (5) значения $\Delta T_{\rm mix}$. Из рис. 11 видно, что при наличии в потоке пропана температура прошедшего по области

Рис. 12. СВЧ-разряд в пропан-воздушной струе при коэффициенте избытка горючего $\Phi = 0.8$.







Рис. 13. Сигнал с термопарного измерителя *T*_{stag} в последовательных циклах *К* истечения пропан-воздушной смеси при горящем в ней СВЧ-разряде.

разряда газа возросла. Следовательно, разряд поджег пропан-воздушную смесь. Мощность сгорания пропана

$$P_{\rm com} = m_{\rm C_3H_8} Q_{\rm com},\tag{7}$$

где $m_{C_3H_8}$ расход пропана, и $Q_{com} = 4.64 \cdot 10^4 \text{ J/g}$ — удельная энергия его сгорания. Величину $m_{C_3H_8}$ можно оценить по формуле

$$m_{\rm C_3H_8} = m_{\rm air} \left(\frac{p_{\rm C_3H_8}}{p_{\Sigma} - p_{\rm C_3H_8}} \right) \left(\frac{\rho_{\rm C_3H_8}}{\rho_{\rm air}} \right),\tag{8}$$

где $\rho_{C_3H_8} = 2.2 \cdot 10^{-3} \text{ g/cm}^3$ — плотность пропана при нормальных условиях. Рассчитанные по ней значения $m_{C_3H_8}$ дают расход пропана при экспериментальных *K* от $1.4 \cdot 10^{-2}$ до $3.6 \cdot 10^{-4}$ g/s. Считая, что в разрядной области пропан сгорел весь и сгруппировав формулы (5), (7) и (8), получим дополнительный нагрев воздуха в результате сгорания пропана

$$\Delta T = \frac{1}{c_p} \left(\frac{p_{C_3 H_8}}{p_{\Sigma} - p_{C_3 H_8}} \right) \left(\frac{\rho_{C_3 H_8}}{\rho_{\text{air}}} \right) Q_{\text{com}}.$$
 (9)

Подставив в эту формулу соответствующие величины, получим $\Delta T \approx 330$ К. Это значение не зависит от номера цикла *K*, так как при уменьшении скорости прокачки горючей смеси по разрядной области отношение $m_{C_{3}H_{8}}/m_{air}$ остается неизменным. На рис. 11 штриховой линией нанесены значения ΔT_{mix} воздуха с учетом этой добавки к "сплошной" линии.

Сравнение экспериментальных значений ΔT_{mix} на рис. 11 с пунктирной линией можно прокомментировать следующим образом.

При K < 5, т.е. при скорости $v_{out} > 200 \text{ m/s}$ весь пропан сгореть не успевает. По мере уменьшения v_{out} процент его сгорания увеличивается, и можно считать, что при $K \approx 5$, т.е. $v_{out} \approx 200 \text{ m/s}$, в данной экспериментальной постановке пропан сгорает уже полностью.

По крайней мере, при *K* > 7 можно уверенно констатировать факт полного сгорания пропана при его "прокачке" по разрядной области.

Рассмотрим экспериментальную особенность, наблюдаемую в диапазоне K = 5-7. В работе [10] изучалось одномерное течение газа в трубе с подводом теплоты в некотором ее сечении. В ней вводится безразмерное число Дамкелера

$$D = \frac{q}{c_p T_1} \equiv \frac{\Delta T_{\text{stag}}}{T_1},\tag{10}$$

где q — количество тепловой энергии, подводимое к единице массы газа, T_1 — его исходная температура, ΔT_{stag} — рост температуры торможения потока при подводе к нему теплоты по сравнению со случаем отсутствия этого подвода. В нашем случае: $T_1 = T_0/(1+0.2M^2) \approx T_0$, а ΔT_{stag} — это ΔT_{dis} или ΔT_{mix} . Выполненный в [10] анализ показал, что есть критическое число Дамкелера

$$D_{\rm cr} = \frac{1}{2(\gamma + 1)} \left(\frac{1 - M_1^2}{M_1}\right)^2,\tag{11}$$

где показатель адиабаты для воздуха $\gamma = 1.4$ и M_1 — число Маха потока, набегающего на зону подвода теплоты, причем при $D > D_{\rm cr}$ стационарное состояние потока нереализуемо. Такое состояние называется термической блокировкой. Из (11) следует, что при приближении M_1 к единице число $D_{\rm cr}$ уменьшается, и при $M_1 = 1$ вообще нельзя в поток в трубе стационарно подвести теплоту.

В описываемых опытах, например при K = 6, исходное число M = 0.55 и ему соответствует $D_{cr} = 0.335$. Можно предположить, что наблюдаемая в экспериментах особенность при K = 5-7 обусловлена равенством $D \approx D_{\rm cr}$. Примем, что при горении разряда все молекулы в результате распространения по внутренней области кварцевой насадки нагрелись до $\Delta T_{\text{dis}}\xi$, где коэффициент $\xi < 1$ характеризует теплоту, вложенную на этом участке течения. В этом предположении по (10), например, в случае $\Delta T_{\rm dis} \approx 600 \, {
m K}$ число $D = D_{\rm cr}$ при $\xi \approx 0.18$. Положим, что вложение энергии в поток происходит однородно по объему разряда. Из опытов отношение объема разряда внутри кварцевой насадки ко всему его объему можно оценить величиной, примерно равной 0.2. Она близка к оцененному ξ , что в значительной мере и подтверждает высказанное предположение.

В опытах наблюдается и другая особенность. При K = 1-5 из фотографий разряда следует наличие дросселирования потока, т.е. поток становится неоднородным в направлении, перпендикулярном его скорости, что иллюстрирует рис. 8. Очевидно, что с этим связана и "ступенька" в зависимостях $\Delta T_{\text{dis}}(K)$ и $\Delta T_{\text{mix}}(K)$ в разных диапазонах K на рис. 11. Можно предположить, что в данной экспериментальной постановке явление дросселирования происходит при $D > D_{\text{cr}}$, а при $D \approx D_{\text{cr}}$ "природа" еще не знает, как ей поступить.

Заключение

Таким образом, в результате проведенных исследований были определены резонансные свойства трубчатого ЭМ-вибратора в зависимости от его длины $2L < (\lambda/2)$ при конкретном его диаметре и форме выполнения концов. При этом выяснилось, что максимум индуцированного поля на концах вибратора достигается при размере 2L, значительно меньшем, чем $\lambda/2$.

В опытах зажжен СВЧ-разряд в линейно поляризованном глубоко подкритическом поле квазиоптического ЭМ-пучка в потоке воздуха при его давлении p = 120 Torr и скорости потока от 280 до 100 m/s.

В экспериментах оценена эффективная площадь энергетического взаимодействия инициированного линейным ЭМ-вибратором глубоко подкритического СВЧ-разряда с возбуждающим его ЭМ-полем. Выяснилось, что эта площадь существенно превышает площадь продольного поперечного сечения разрядной области.

Опыты показали, что такой разряд способен поджечь распространяющуюся по разрядной области пропанвоздушную горючую смесь при коэффициенте избытка горючего Ф в ней в 5 раз меньшем значения этого коэффициента, ограничивающего снизу зону воспламенения данной смеси. При этом в используемой экспериментальной схеме при значениях скорости потока, меньших примерно 200 m/s, пропан сгорает полностью, а при больших скоростях процент его сгорания уменьшается.

Опыты и их анализ показали, что при тепловом энергоподводе в поток, примерно равном энергоподводу, соответствующему критическому числу Дамкелера $D_{\rm cr}$, наблюдается нерегулярность процесса течения. При больших значениях энергоподвода в данной экспериментальной постановке фиксируется эффект дросселирования, т. е. нарушение осевой симметрии течения газа. Эти выводы требуют дополнительного исследования.

Список литературы

- [1] *Райзер Ю.П.* Физика газового разряда. М.: Наука, 1987. 592 с.
- [2] Chan U.B., Yong C.H., Soon C.C., Han S.U., Won J.Y. // IEEE Transact. Plasma Sci. 2006. Vol. 34. N 5. P. 1751–1756.
- [3] Буров В.Ф., Стрижко Ю.В. // Сб. докл. VI Всерос. конф. "Горение твердого топлива". Новосибирск, 2006.
- [4] Александров К.В., Грачев Л.П., Есаков И.И., Федоров В.В., Ходатаев К.В. // ЖТФ. 2006. Т. 76. Вып. 11. С. 52–60.
- [5] Esakov I., Grachev L., Khodotaev K., Van Wie D. // Proc. 42nd AIAA Aerospace Sciences Meeting and Exhibit. Revo, Nevada, 2004. P. 1–7.
- [6] Богатов Н.А., Голубев С.В., Зорин В.Г. // Физика плазмы. Т. 12. Вып. 11. С. 1369–1375.
- [7] Лойцянский Л.Г. Механика жидкости газа. М.: Наука, 1970.
 904 с.
- [8] Крапивина С.А., Алесковский В.Б. // Журн. прикл. спектр. 1968. Т. 9. Вып. 6. С. 1008–1013.
- [9] Кумагаи С. Горение. М.: Химия, 1979. 256 с.
- [10] Бартльме Ф. Газодинамика горения. М.: Энергоиздат, 1981. 275 с.