03;10

Распространение детонационной волны в водородно-воздушных смесях в каналах со звукопоглощающей поверхностью

© Г.Ю. Бивол, С.В. Головастов, В.В. Голуб

Объединенный институт высоких температур РАН, Москва E-mail: grigorij-bivol@yandex.ru

Поступило в Редакцию 25 февраля 2015 г.

Экспериментально исследовалась возможность использования звукопоглощающих поверхностей для ослабления интенсивности детонационной волны в водородно-воздушных смесях. Эксперименты проводились в цилиндрической детонационной трубе, открытой с одного конца. Инициирование взрывчатой смеси производилось с помощью искрового разрядника, расположенного у закрытого конца детонационной трубы. В качестве звукопоглощающих элементов использовался акустический поролон с открытыми порами размером 0.5 mm и плотностью 0.035 g/cm³. Определена степень ослабления интенсивности фронта детонационной волны в зависимости от объемной концентрации водорода.

Одним из основных факторов, приводящих к техногенным катастрофам на объектах атомной промышленности, является взрыв водородновоздушных смесей в гермооболочке реактора или в реакторном помещении. Образование водорода производится вследствие гидролиза воды в присутствии катализатора (цирконий) при нережимных условиях работы реактора. В отличие от неатомных объектов, взрывоопасная смесь не может быть сброшена в атмосферу из-за возможного содержания в ней радионуклидов. В условиях замкнутого помещения и при отсутствии интенсивного теплоотвода случайно возникший фронт пламени будет распространяться с ускорением. Различные виды неустойчивости на фронте пламени образуют газодинамические возмущения, которые отражаются от границ химического реактора, взаимодействуют друг с другом и приводят к формированию детонационной волны [1]. Экспериментальное исследование воздействия акустического поля на развитие неустойчивостей в области воспламенения приведено, например, в [2].

17

Помимо химических способов ингибирования детонационного горения [3] одним из методов ослабления интенсивности детонационной волны, ее замедления, и даже распада может быть использование специальных акустически поглощающих элементов конструкций. Механизм воздействия заключается в том, что на подобных поверхностях происходит ослабление поперечных волн, составляющих фронт детонационной волны. Это вызывает разрушение ячеистой структуры детонационной волны. Это вызывает разрушение ячеистой структуры детонационной волны [4,5]. Для смесей с регулярной ячеистой структурой поперечные волны играют основную роль в подавлении детонации [6]. В разбавленных аргоном газовых смесях подавление детонации может происходить также из-за общего искривления фронта горения, вызванного, например, трением на стенках.

Одним из существенных факторов при распространении пламени и формировании детонации является неравномерное распределение концентрации водорода. Поэтому при распространении пламени в каналах со звукопоглощающими поверхностями необходимо учитывать молярный избыток водорода по отношению к воздуху — ER. Цель работы заключалась в определение степени ослабления детонационной волны в водородно-воздушной смеси в цилиндрическом канале с помощью звукопоглощающих покрытий с открытыми порами в зависимости от концентрации водорода.

Схема экспериментальной установки представлена на рис. 1. Цилиндрическая детонационная труба с внутренним диаметром 20 mm и длиной 3300 mm изготовлена из стали. Звукопоглощающая поверхность с внутренним диаметром 20 mm и длиной 400 mm размещалась на расстоянии 2500-2900 mm относительно закрытого конца детонационной трубы. Звукопоглощающая секция представляла собой трубу внутренним диаметром 40 mm, стенки которой были покрыты слоем звукопоглощающего поролона толщиной 10 mm; таким образом, внутренний диаметр канала был таким же, как и в основной трубе. Выбор положения звукопоглощающей секции обусловлен динамикой фронта пламени. В выбранном диапазоне ER непосредственно перед звукопоглощающей секцией происходило формирование детонации. Таким образом, регистрировались параметры детонационной волны пред звукопоглощающей секцией и после этой секции. Система диагностики представлена четырьмя пьезоэлектрическими датчиками давления РСВ113А и четырьмя фотодиодами ФД-256, расположенными попарно в четырех сечениях.



Рис. 1. Схема экспериментальной установки (a): I — автомобильная свеча, 2 — магистраль с горючей смесью, 3 — пьезоэлектрические датчики давления и фотодиоды, 4 — секция с пористыми стенками; фотография пористого материала (b).

Две пары датчиков располагались перед звукопоглощающей секцией на расстояниях 300 и 100 mm до секции, и 100 и 300 mm после секции.

Воспламенение водородно-воздушной смеси осуществлялось с помощью автомобильной свечи у закрытого конца детонационной трубы. Энергия искрового разряда не превышала 0.1 J. В качестве звукопоглощающего материала использовался акустический поролон с открытыми порами. Размер пор составлял порядка 0.5 mm, плотность поролона с учетом объема пор составляла 0.035 g/cm³. Начальное давление в открытой детонационной трубе равнялось 0.1 МРа, начальная температура — 300 К. Использовалась водородно-воздушная смесь в соотношении ER = 0.8–2.0.

На рис. 2 представлены осциллограммы двух датчиков давления и двух фотодиодов, регистрирующих детонационную или ударную волну после прохождения детонационной волны через гладкую или звукопоглощающую секцию. Результаты приведены для двух соотношений ER: 0.8 и 1.5. Скорость детонационной волны в отсутствие звукопоглощающей секции составляла 2450 m/s для ER = 0.8 и 2180 m/s



Рис. 2. Осциллограммы давления и свечения в гладкой трубе (1) и после звукопоглощающей секции (2) в водородо-воздушной смеси для ER = 0.8 (*a*) и ER = 1.5 (*b*).

для ER = 1.5. Давление на фронте детонационной волны равнялось 2.0 и 2.5 MPa соответственно. Интенсивность ударной волны и ее скорость после прохождения звукопоглощающей секции снижались до 0.75 MPa, 920 m/s при ER = 0.8 и до 0.8 MPa, 1200 m/s при ER = 2.0.



Рис. 3. Коэффициент снижения скорости (1) и давления (2) на фронте ударной/детонационной волны после прохождения звукопоглощающей секции в водородно-воздушной смеси.

Помимо ослабления интенсивности волны регистрировался распад детонационной волны на ударную волну и фронт пламени. Разница во времени регистрации фронтов ударной волны и фронта пламени составляла 20–100 µs в исследуемом диапазоне ER 0.8–2.0.

На рис. 3 представлены результаты экспериментальных исследований в диапазоне ER 0.8–2.0. Давление детонационной волны в камере без поролона (P_0) составляло 2.3, 2.4, 3, 1.8, 2.6, 2.3 и 2.1 МРа для ER = 0.8, 0.9, 1, 1.25, 1.5, 1.75 и 2 соответственно. Скорость детонационной волны в камере без поролона (v_0) составляла 2400, 2200, 2200, 2000, 2180 и 1950 m/s для ER = 0.8, 0.9, 1, 1.25, 1.5 и 2

соответственно. Наименьшее ослабление интенсивности детонационной волны (P_{sw0}/P_{sw}) и ее скорости (v_0/v) наблюдалось для смесей с мольным избытком водорода ER = 1.5. Детонационная волна ослаблялась в 1.3 ± 0.2 раза. Скорость уменьшилась в 1.4 раза от исходного значения. При ER, меньших или больших 1.5, регистрировалось большее ослабление интенсивности ударной волны в 1.8–4.0 раза.

Обнаружено, что наименьшее ослабление интенсивности детонационной волны наблюдается не в стехиометрической смеси водорода с воздухом, а при избытке водорода, в данном случае при ER = 1.5. Это может быть обусловлено увеличением скорости звука, вызванным увеличением концентрации водорода: в исходной смеси — с 385 m/s (ER = 1.0) до 415 m/s (ER = 1.5). При распространении фронта детонационной волны в пространстве со звукопоглощающими стенками повышенная скорость звука может оказаться решающим фактором, обеспечивающим отражение поперечных волн, составляющих общий фронт детонационной волны.

На основе приведенных экспериментальных результатов и обсуждений можно сделать вывод о том, что использование звукопоглощающих покрытий в цилиндрическом прямом канале способно привести к распаду детонационной волны. При этом обнаружено, что коэффициент ослабления ударной волны зависит от концентрации водорода. В диапазоне ER 0.8–2.0 коэффициент ослабления изменяется в диапазоне 1.1-4.0. Наименьшее ослабление регистрируется при объемном избытке водорода ER = 1.5.

Работа выполнена при поддержке Российского научного фонда (№ 14-50-00124).

Список литературы

- [1] Ivanov M.F., Kiverin A.D., Liberman M.A. // Phys. Rev. E. 2011. V. 83. P. 056 313.
- [2] Krivokorytov M.S., Golub V.V., Moralev I.A. // Tech. Phys. Lett. 2013. V. 39. P. 814–817.
- [3] Azatyan V.V., Medvedev S.N., Frolov S.M. // Russian J. Phys. Chem. B. 2010. V. 4. P. 308–320.
- [4] Dupre G., Peraldi O., Lee J.H. et al. // Prog. Astronaut. Aeronaut. 1988. V. 114. P. 248–263.
- [5] Kuznetsov M.S., Alekseev V.I., Dorofeev S.B. // Shock Waves. 2000. V. 10. P. 217– 223.
- [6] Radulescu M.I., Lee J.H.S. // Combust. Flame. 2002. V. 131. P. 29-46.