12) изучать влияние теплотехнических характеристик отопительных приборов в ЦТП, состояние теплоизоляции труб и здания в целом на величину теплопотерь в ЦТП;

13) выявлять оптимальные режимы работы ЦТП, направленные на снижение температуры и расхода теплоносителя от энергоисточника;

14) выполнять ряд расчетов познавательного характера.

ЛИТЕРАТУРА

1. Б а й р а ш е в с к и й, Б. А. Оценка теплопотерь и эффективности работы теплосетей / Б. А. Байрашевский // Вес. Нац. акад. навук Беларусі. Сер. ФТН. – 2004. – № 4.

2. Байрашевский, Б. А. Влияние теплопотерь в окружающую среду на температурный режим работы теплообменников // Б. А.Байрашевский, Н. П. Борушко // Вес. Нац. акад. навук Беларусі. Сер. ФТН. – 2000. – № 2.

3. Б а й р а ш е в с к и й, Б. А. Стабилизация теплового и гидравлического режимов работы теплосетей / Б. А. Байрашевский // Вес. Нац. акад. навук Беларусі. Сер. ФТН. – 2005. – № 4.

Поступила 14.02.2006

УДК 621.4:536.46

К ВОПРОСУ О РАСЧЕТЕ СКОРОСТИ ГОРЕНИЯ АЛЬТЕРНАТИВНЫХ МОТОРНЫХ ТОПЛИВ

Канд. техн. наук АССАД М. С.

Барановичский государственный университет

Использование альтернативных моторных топлив в двигателях внутреннего сгорания требует всестороннего изучения их влияния на процесс сгорания, который характеризуется главным образом изменением скоростей химической реакции горения и распространения фронта пламени в камере сгорания в зависимости от режима работы двигателя. Для исследования физической картины распространения пламени при горении альтернативных моторных топлив была использована экспериментальная установка, представляющая собой закрытый сосуд в виде прозрачной камеры сгорания цилиндрической формы, постоянного объема, внутренним диаметром 80 мм и высотой 32 мм (рис. 1). Воспламенение топливовоздушной смеси производилось свечой зажигания, установленной в цилиндрической стенке модельной камеры.

Важнейшей характеристикой процесса горения топливовоздушных смесей является скорость распространения пламени. При ламинарном горении в модельной камере сгорания имеют место два вида скоростей: нормальная и линейная скорости, которые можно охарактеризовать следующим образом. Нормальной, или фундаментальной, скоростью пламени $v_{\rm H}$ называется скорость распространения горения посредством теплопроводности и диффузии, определяемая по отношению к несгоревшему газу в направлении, перпендикулярном фронту горения [1].



Рис. 1. Схема распространения пламени в модельной камере сгорания: 1 – цилиндрическая стенка камеры сгорания; 2 – прозрачная торцовая стенка камеры сгорания; 3 – свеча зажигания; 4 – две соседние ламины дуги пламени

Под линейной скоростью пламени v_{nn} будем понимать скорость перемещения фронта пламени относительно прозрачной торцовой стенки 2 модельной камеры сгорания (рис. 1). Линейная скорость может значительно отличаться от нормальной скорости в зависимости от условий горения.

По поводу физической сущности искрового зажигания существуют разные теории: теория ионной природы, тепловой механизм, а также совместное влияние теплового и ионизационного факторов.

Если рассматривать искру как обеспечивающий распространение пламени тепловой источник [2], то электрический разряд между электродами свечи приводит к воспламенению небольшой части горючей смеси, т. е. образуется начальный очаг горения (фаза задержки воспламенения – промежуток времени от начала реакции до того момента, когда реакция начинает резко ускоряться благодаря возрастанию температуры).

Согласно [3] при разогреве необходимого количества смеси до критической температуры произойдет дальнейшее распространение пламени, механизм которого сводится к ламинарному подогреву смеси перед фронтом пламени благодаря теплопроводности и диффузии. При этом все факторы, влияющие на нормальную скорость $v_{\rm H}$, будут влиять на минимально необходимую (критическую) энергию зажигания $Q_{\rm kp}$. Они связаны выражением

$$Q_{\rm kp} \sim v_{\rm H}^{-(2...3)}$$
.

Рассмотрим основную фазу процесса сгорания. Методом скоростного фотографирования установлено, что основная фаза сгорания представляет собой четко очерченную расширяющуюся дугу пламени 4 голубого цвета (рис. 1).

Поверхность голубой дуги представляет собой фронт пламени ламинарного горения, угол наклона которого к местному направлению линии потока свежей части смеси (по направлению пламени относительно прозрачной торцовой стенки 2 (рис. 1) камеры сгорания) в данной точке удовлетворяет соотношению:

$$\cos\alpha = \frac{dx}{dS} = \frac{v_{\rm nn}}{v_{\rm H}},\tag{1}$$

или

66

$$\sin \varphi = \frac{dx}{dS} = \frac{v_{\text{m}}}{v_{\text{H}}},\tag{2}$$

где α – угол между нормальной и линейной скоростями распространения пламени; φ – угол наклона элементарного сегмента поверхности фронта пламени *dS* к направлению линейной скорости *v*_{пл}, φ = 90° – α .

Таким образом, фронт пламени устанавливается под таким углом φ к сечению dx элементарного цилиндрического объема свежей части смеси, что движущаяся вдоль этого элементарного объема свежая смесь успевает сгореть на элементе dS в процессе распространения пламени с нормальной скоростью $v_{\rm H}$.

Следовательно:

$$v_{\rm nn} = v_{\rm H} \sin \varphi, \qquad (3)$$

или

$$v_{\Pi\Pi} = v_{\rm H} \cos \alpha. \tag{4}$$

Линейная скорость распространения пламени математически представляет собой приращение радиуса дуги пламени *r* относительно времени *τ*, т. е.

$$v_{\rm mn} = \frac{dr}{d\tau}$$
.

Так как горение происходит в закрытом сосуде, в котором свеча зажигания находится у цилиндрической стенки, можно предположить, что движение газов при расширении направлено к противоположной стенке камеры от свечи зажигания. Тогда фронт пламени будет двигаться со скоростью, определяемой степенью расширения газов при сгорании (это объясняется тем, что каждая элементарная ламина свежей части смеси толщиной *dr* после сгорания займет объем $\varepsilon_p dr$). Поэтому линейная скорость распространения пламени относительно прозрачной торцовой стенки модельной камеры сгорания составит

$$v_{\Pi\Pi} = \varepsilon_{\rm p} v_{\rm H}, \tag{5}$$

где є_р – коэффициент расширения при сгорании,

$$\varepsilon_{\rm p} = \frac{T_{\rm cr} M_{\rm cr}}{T_0 M_0} \, .$$

Здесь T_0 , T_{cr} – соответственно начальная температура и температура сгорания; M_0 , M_{cr} – соответственно начальная масса (доля) смеси и масса продуктов сгорания (сгоревшей части смеси).

Известно [3, 4] уравнение для расчета квадратного значения нормальной скорости распространения пламени при горении различных топливовоздушных смесей

$$v_{\rm H}^2 = \frac{2Q\lambda_{\rm r}}{\rho_{\rm cB}^2 C_{\rm p\,cp}^2 (T_{\rm B} - T_{\rm H})^2} \int_{T_{\rm B}}^{T_{\rm r}} W dT , \qquad (6)$$

67

где Q – количество выделяемой теплоты, Дж/г; λ_{r} – коэффициент теплопроводности продуктов горения при $T = T_{r}$; ρ_{cB} – плотность свежей части топливовоздушной смеси; $C_{p cp}$ – средняя теплоемкость между T_{H} и T_{B} ; T_{B} – температура воспламенения смеси; T_{H} – начальная температура смеси; T_{r} – температура продуктов горения; W – скорость реакции,

$$W = -\frac{dc_A}{dt} = 2,74 \cdot 10^{25} d_{\rm cp}^2 P c_A c_B e^{-\frac{E}{RT}} \sqrt{\frac{T}{M_{\rm np}}},$$
(7)

где $d_{cp} = \frac{d_A + d_B}{2}$ – средний эффективный диаметр сталкивающихся молекул исходных компонентов A и B, см; P – так называемый вероятностный, или стеристический, коэффициент; c_A , c_B – концентрация исходных компонентов, участвующих в реакции; E – энергия активации, кДж/($\Gamma \cdot$ моль); R – универсальная газовая постоянная, R = 8,3 Дж/(моль⁻¹·K⁻¹); T – температура горения смеси, K; $M_{np} = \frac{M_A M_B}{M_A + M_B}$ – приведенный молекулярный вес (M_A , M_B – молекулярные веса компонентов реакции).

Таким образом, при известных значениях температуры сгорания и давления в камере (эти показатели можно определить как экспериментально, так и теоретически, вычислив по формулам, приведенным в [4–6]), и используя справочную литературу для определения входящих в формулы (6) и (7) коэффициентов и постоянных, можно производить приближенный расчет скорости распространения пламени для альтернативных моторных топлив.

Иногда удается определить не $v_{\rm H}$ или W, а величину, обратно пропорциональную ей, τ – время или продолжительность сгорания смеси:

$$v_{\rm H} \sim \frac{1}{\tau}$$
.

В качестве примера произведем расчет продолжительности сгорания водородно-воздушной смеси стехиометрического состава при различных значениях начального давления в камере сгорания (в диапазоне 0,03–2 МПа) и сопоставим результаты с экспериментально полученными данными о продолжительности сгорания в диапазоне начальных давлений от 0,03 до 1 МПа.

В отношении данной смеси известно, что эффективные диаметры молекул водорода и воздуха равны соответственно: $d_A = 2,06 \cdot 10^{-8}$ см и $d_B = 3,72 \cdot 10^{-8}$ см [7], эффективная энергия активации E = 238,26 кДж/(г · моль) [4], молекулярные веса водорода и воздуха равны соответственно: $M_A = 2,016$ и $M_B = 28,96$ [7]; $c_A = 0,3$; $c_B = 0,7$, температура *T* рассчитана по программе Equil для данного состава смеси с учетом начальных условий $T_0 =$

= 293,15 К и p_0 = 0,03–2 МПа. Тогда: $d_{\rm cp}$ = 3,23 · 10⁻⁸ см; $M_{\rm np}$ = 1,88.

Подставив постоянные величины в (7), получим следующую рабочую формулу для расчета скорости реакции

$$W = k P e^{-\frac{E}{RT}} \sqrt{T} ,$$

где $k = \frac{2,74 \cdot 10^{25} d_{cp} c_A c_B}{\sqrt{M_{np}}} = 4,38 \cdot 10^9 -$ постоянный множитель.

Так как $W\!\approx\,-\frac{\Delta c_A}{\Delta \tau}$, то $\Delta \tau=\,\frac{0,\!3}{W}\,.$

Подставив известную из эксперимента величину $\Delta \tau$, можно подобрать такое значение вероятностного коэффициента *P*, которое будет наилучшим образом аппроксимировать экспериментальные данные. Расчеты показали, что для водородно-воздушной смеси $P = 2 \cdot 10^{-5}$.

На рис. 2 изображен график изменения расчетных и экспериментальных значений продолжительности сгорания водородно-воздушной смеси в зависимости от значения начального давления p_0 . Обе зависимости имеют одинаковый характер протекания, при этом с увеличением начального давления в камере сгорания (что моделирует процесс сжатия в двигателе внутреннего сгорания) уменьшается продолжительность сгорания смеси, которая, как отмечалось выше, находится в обратной зависимости от величины скорости распространения пламени.

Из рис. 2 видно, что соответствие между расчетными и экспериментальными значениями продолжительности сгорания, а следовательно, и скорости распространения пламени, водородно-воздушной смеси получается вполне удовлетворительным. В диапазоне начальных давлений от 0,2 до 0,6 МПа наблюдается частичное совпадение расчетных значений с экспериментальными. Однако при начальном давлении $p_0 < 0,2$ МПа экспериментальные данные продолжительности сгорания оказались меньше расчетных в среднем на 20 %. Обратная картина наблюдается при $p_0 > 0,6$ МПа, причем экспериментальные значения превышают расчетные не более чем на 10 %.



Рис. 2. Зависимость: 1 – расчетных и 2 – экспериментальных значений продолжительности сгорания водородно-воздушной смеси от начального давления *p*₀ в камере сгорания

Несогласованность расчетных значений с экспериментальными данными во всем диапазоне использованных начальных давлений объясняется, видимо, сложностью механизма горения водорода в разных условиях.

вывод

Несмотря на неполноту, описанный метод расчета скорости распространения пламени в модельной камере сгорания может оказаться полезным при выполнении аналогичного моделирования для исследования реальных процессов сгорания альтернативных моторных топлив в тепловых двигателях определенных типов. С помощью данного приближенного метода расчета скорости распространения пламени в камере сгорания можно получить при давлениях, соответствующих концу такта сжатия в двигателях внутреннего сгорания, результаты вполне удовлетворительные с погрешностью не более 10 %.

ЛИТЕРАТУРА

1. Щ е л к и н, К. И. Газодинамика горения / К. И. Щелкин, Я. К. Трошин. – М.: Изд-во АН СССР, 1963. – С. 76.

2. Хитрин, Л. Н. Физика горения и взрыва / Л. Н. Хитрин. – М.: МГУ, 1957. – 442 с.

3. 3 е льдович, Я.Б. Химическая физика и гидродинамика / Я.Б. Зельдович. – М.: Наука, 1984. – 374 с.

4. Щетинков. – М.: Наука, 1965. – 739 с.

5. С е м е н о в, Е. С. Исследование турбулентности в цилиндре поршневого двигателя / Е. С. Семенов, А. С. Соколик // Изв. АН СССР. – 1958. – № 8. – С. 130–140.

6. С о к о л и к, А. С. Самовоспламенение, пламя и детонация в газах / А. С. Соколик. – М.: АН СССР, 1960. – 427 с.

7. К е й, Д. Справочник физика-экспериментатора / Д. Кей, Т. Лэби. – М., 1949.

Представлена кафедрой физико-математических дисциплин

Поступила 20.04.2006

УДК 621.382

РАСЧЕТ ВОЛЬТ-АМПЕРНЫХ ХАРАКТЕРИСТИК ПОЛЕВЫХ ТРАНЗИСТОРОВ В ИНТЕГРАЛЬНЫХ СХЕМАХ АНАЛИТИЧЕСКИМИ МЕТОДАМИ

Канд. техн. наук, доц. БОНДАРЕВ В. А.

Белорусский национальный технический университет

Как показывает анализ, разработка эффективных физически обоснованных методов для расчета параметров транзисторов в интегральных схемах является чрезвычайно актуальной проблемой. Аналитические решения и формулы, представленные в настоящей статье, основаны на использовании принципа сохранения электрических зарядов, что позволяет определить значения электрического тока в полупроводниковых элементах с учетом изменения параметров их работы. Необходимо отметить, что в настоящее время существуют только численные схемы, предлагаемые для этих расчетов. Такие алгоритмы также всегда требуют проверки сохранения электри-