Д. т. н. И. Д. Кащеев¹, к. т. н. К. Г. Земляной¹ (⊠), Р. В. Дзержинский², А. В. Федотов²

 ¹ ФГАОУ ВПО «Уральский федеральный университет», г. Екатеринбург, Россия
² ЗАО «Электрокерамика», дер. Трошково Раменского района Московской обл., Россия

УДК 666.76.017:536.496

ИССЛЕДОВАНИЕ ТЕРМОСТОЙКОСТИ ОГНЕУПОРОВ ДЛЯ ИМПУЛЬСНЫХ ВЫСОКОТЕМПЕРАТУРНЫХ УСТАНОВОК

Приведены результаты исследования ряда изделий высшей огнеупорности на термостойкость и определена их фактическая теплоемкость. Показано, что в условиях высоких температур и резкопеременных термических нагрузок большую стойкость проявляют изделия с более высоким отношением площади нагреваемой поверхности к объему. Двухфазные материалы показывают лучшую термостойкость. Периклазовые изделия с защитным покрытием на основе ZrO₂ имеют термостойкость, сравнимую с термостойкостью циркониевых изделий.

Ключевые слова: импульсные высокотемпературные установки, термостойкость, теплоемкость, корунд, периклаз, диоксид циркония.

Механический способ получения плотного высокотемпературного газового потока широко используется в различных областях техники, а также в научных исследованиях. Он применяется для изучения аэротермогазодинамики летательных аппаратов в условиях, максимально приближенных к натурным [1–4], для исследования физико-химических свойств газов [5, 6] и кинетики химических реакций [7–9] в газовых смесях при высоких плотностях и температурах [5, 8], а также для моделирования турбулентного пограничного слоя [9, 10] и в технологиях синтеза веществ и обработки поверхности [11, 12].

Импульсные поршневые установки используют в аэрогазодинамике для изучения воздействия газового потока на внешние части летательных аппаратов. Изначально исследователей аэродинамики удовлетворяли такие устройства, как аэродинамические трубы, принцип действия которых состоял в создании стационарного потока, в течение длительного времени обтекающего испытуемую модель, пока скорости газового потока были дозвуковыми. При подходе скоростей к звуковому барьеру, а затем преодолении его трубы стали гораздо сложнее и дороже, но принцип их действия оставался прежним. Дальнейшее продвижение в область гиперзвуковых скоростей, потребовавшее давление в трубах в тыся-

> ⊠ К. Г. Земляной E-mail: kir77766617@yandex.ru

чи атмосфер и температуры в тысячи градусов, заставило отказаться от длительности рабочего режима в сотни, тысячи секунд и довольствоваться десятками, сотнями миллисекунд [11, 13, 14]. С этих пор в данной области стали широко применяться импульсные устройства (ударные трубы, импульсные поршневые устройства, импульсные электроразрядные аэродинамические трубы и их модификации). При этом параметры газового потока достигли сверхкритических показателей: температура до 2500 К, давление до 2500 ат, а импульсный режим работы установок (цикл нагрев - охлаждение длится от 10 до 100 с) дополнительно ужесточает условия эксплуатации футеровки таких агрегатов.

В результате в настоящее время импульсные поршневые установки футеруют огнеупорами на основе диоксида циркония и корунда [15-25]. Высокие прочность и термостойкость обусловлены сохранением в материале метастабильной тетрагональной фазы, способной претерпевать полиморфный тетрагонально-моноклинный переход в поле механических напряжений. Переход тетрагональной фазы в моноклинную, происходящий по мартенситоподобному типу и сопровождающийся снижением плотности, приводит к созданию упругонапряженного состояния в материале. Это, с одной стороны, тормозит дальнейший распад тетрагональной фазы, а с другой — препятствует развитию трещин через границу различных фаз, что обусловлено поглощением энергии. Основными причинами разрушения огнеупоров в таких установках являются эрозия огнеупоров в ионизированном высокоскоростном потоке продуктов сгорания и термическая усталость, вызванная большим количеством и высокой частотой термосмен [26-35].

В настоящей статье исследованы теплофизические свойства огнеупорных материалов для футеровки испытательной импульсной высокотемпературной установки. В качестве материалов для нижних рядов насадки исследовали корундовые и муллитокорундовые огнеупоры, для камеры сгорания, газоходов и верхних рядов насадки регенератора — огнеупоры из диоксида циркония и плавленого оксида магния с содержанием MgO не менее 97 мас. %. Характеристика огнеупоров представлена в табл. 1.

На исследуемых огнеупорах определяли термостойкость (на образцах в виде кубов и

тонких пластин) по ГОСТ 7875.1 и зависимость теплоемкости от температуры методом отношений по сапфировому стандартному образцу на дифференциальном сканирующем калориметре «STA 449 C Jupiter» фирмы «Netzsch». Измерения проводили в корундовых тиглях с крышками в потоке воздуха, подаваемого со скоростью 50 мл/мин, при скорости нагрева образца 10 К/мин. Микроструктуру исследуемых изделий до и после испытаний на термостойкость исследовали петрографически в отраженном свете на микроскопе «Полам P-311». Результаты определения термостойкости представлены в табл. 2, теплоемкости — показаны на рис. 1. Микроструктура исследуемых изде-

Таблица 1. Характеристика огнеупоров для футеровки импульсной высокотемпературной установки

	Содержание, мас. %		OTVDLITE	Кажущаяся	Предел прочности	Дополнительная		
Огнеупор	Al_2O_3	MgO	Fe ₂ O ₃	ZrO ₂	пористость, %	плотность, г/см ³	при сжатии, МПа	линейная усадка при 1600 °C, %
КГ-98	98,0	-	0,25	-	20	3,00	50	0,0
КСП	97,1	-	0,44	-	24	2,94	42	0,0
KC-95	95,6	-	0,46	-	23	3,01	44	0,0
КГ-82	82,0	-	0,90	-	27	2,40	40	1,0
MK-90	92,3	4,5	0,50	-	27,5	2,83	37	0,0
КСЦ	75,6	11,4	0,20	10,1	22	2,92	36	0,0
ППЛУ-98	-	98,0	0,80	-	17	2,60	50	0,0
ППЛУ-98 с покры-	-	98,0	0,80	-	17	2,60	50	0,0
тием из ZrO ₂								
ЦГБ	2,6	2,5*	-	94,4	31	4,16	38	0,0
* Указано содержание ВаО, мас. %.								

Таблица 2. Термостойкость исследуемых материалов

Материал	Термостойкость, водяные теплосмены, образцов в виде			
-	кубов	пластин		
КГ-98	26	55		
КСП-95	27	44		
KC-95	33	46		
КГ-82	57	102		
MK-90	8	14		
КСЦ	55	71		
ППЛУ-98	3	7		
ППЛУ-98 с покрытием из ZrO ₂	6	11		
ПГБ	6	11		



Рис. 1. Сравнение теплоемкости *c_p* исследованных огнеупоров: 1 — корундовые; 2 — периклазовые; 3 — на основе ZrO₂



Рис. 2. Микроструктура корундового изделия КГ-98 до (*a*) и после испытаний на термостойкость (*б*): 1 — зерно корунда; 2 — корундовая матрица; 3 — поры. ×80. Свет отраженный

44



Рис. 3. Микроструктура корундового изделия КСП-95 до (*a*) и после испытаний на термостойкость (б): 1 — зерно корунда; 2 — корундо-муллитовая матрица; 3 — поры. ×80. Свет отраженный



Рис. 5. Микроструктура корундового изделия КГ-82 до (*a*) и после испытаний на термостойкость (б): 1 — зерно корунда; 2 — муллитовая матрица; 3 — поры. ×80. Свет отраженный

лий до и после испытаний на термостойкость показана на рис. 2-7.

Из рис. 2-7 видно, что структура всех видов изделий после испытаний на термостойкость до разрушения характеризуется пониженной плотностью; появляются поры и трещины, размер пор становится сравним с размером круп-



Рис. 4. Микроструктура корундового изделия КС-95 до (*a*) и после испытаний на термостойкость (*б*): 1 — зерно корунда; 2 — корундо-муллитовая матрица; 3 — поры. ×80. Свет отраженный



Рис. 6. Микроструктура периклазового изделия ППЛУ до (*a*) и после испытаний на термостойкость (*б*): 1 — зерно периклаза; 2 — стеклофаза; 3 — поры. ×80. Свет отраженный

ных зерен и даже превышает их. Новые поры образуются во всех элементах структуры: в матрице, между зернами кристаллической фазы и матрицей. Светлый цвет пор на рис. 2, 4 и 5 объясняется тем, что структура образцов после испытаний на термостойкость была очень рыхлой, непрочной и для изготовления полировок



Рис. 7. Микроструктура циркониевого изделия ЦГБ до (*a*) и после испытаний на термостойкость (*б*): 1 — зерно диоксида циркония; 2 — циркониевая матрица; 3 — поры. ×80. Свет отраженный

Библиографический список

1. **Кислых, В. В.** Использование неизоэнтропического многокаскадного сжатия для получения плотного высокотемпературного газа / В. В. Кислых, К. В. Крапивной // ТВТ. — 1990. — Т. 28, № 6. — С. 1195.

2. **Топчиян, М. Е.** Аэродинамические трубы для гиперзвуковых исследований (достижения, проблемы, перспективы) / *М. Е. Топчиян, А. М. Харитонов* // ПМТФ. — 1994. — Т. 35, № 3. — С. 66.

3. **Пинаков, В. И.** Возможности моделирования гиперзвуковых потоков на газодинамических установках адиабатического сжатия с высоким давлением / *В. И. Пинаков, В. Н. Рычков, М. Е. Топчиян* // ПМТФ. — 1982. — № 1. — С. 63.

4. **Рычков, В. И.** Возможности моделирования аэрогазодинамических процессов на импульсной адиабатической установке сверхвысокого давления : дис. ... канд. физ.-мат. наук / *В. И. Рычков.* — Новосибирск, 1995.

5. **Кислых, В. В.** Исследование параметров сжатого газа в установке адиабатического сжатия (УАС) / В. В, Кислых, В. Н. Васильев, Е. С. Веремьев //ТВТ. — 1971. — Т. 9, № 5. — С. 920-927.

6. **Рябинин, Ю. Н.** Газы при больших плотностях и температурах / Ю. Н. Рябинин. — М. : Физматгиз, 1959. — 72 с.

7. **Веремьев, Е. С.** Исследование разложения закиси азота при давлениях 1500-2500 атм / Е. С. Веремьев, В. В. Кислых, А. Е. Сидельников // Кинетика и катализ. — 1972. — Т. XIII, Вып. 2. — С. 269-278.

8. **А. с. 1012965 СССР.** Способ исследования кинетики химических реакций / В. В. Кислых, О. В. Петрова, И. А. Решетин, Бюл. № 15. ее проваривали в канифоли. При этом поры, заполненные канифолью с высоким коэффициентом отражения, кажутся светлыми. Зерна основной кристаллической фазы частично расколоты. Матрица изделий после испытаний фрагментирована и меняет коэффициент отражения вследствие перекристаллизации и, возможно, химических реакций.

В циркониевых изделиях также наблюдается эффект появления новой фазы, связанный, по-видимому, с распадом твердых растворов.

ЗАКЛЮЧЕНИЕ

Проведены сравнительные испытания ряда изделий высшей огнеупорности на термостойкость и определены фактические значения их теплоемкостей. Показано, что изделия, имеющие большее отношение площади к объему, имеют повышенную в 2 раза термостойкость по сравнению с объемными образцами.

Двухфазные материалы показывают лучшую термостойкость. Такие изделия предпочтительны для установок, работающих при переменных термических нагрузках. Периклазовые изделия с защитным покрытием на основе ZrO₂ обладают термостойкостью, сравнимой с термостойкостью циркониевых изделий.

9. **Затолока, В. В.** Импульсные аэродинамические трубы / В. В. Затолока. — Новосибирск : Наука, 1986. — 141 с.

10. **Шахов, В. Т.** Основы теории пограничного слоя / В. Т. Шахов. — Куйбышев : Куйб. авиац. ин-т, 1989. — 128 с.

11. **Жуков, М. Ф.** Высокоэнергетические процессы обработки материалов / М. Ф. Жуков, В. М. Фомин // Низкотемпературная плазма. — 2000. — Т. 18. — С. 425–437.

12. **Колбановский, Ю. А.** Химимпульсное сжатие газов в химии и технологии / Ю. А. Колбановский, В. С. Щипачев, Н. Я. Черняк [и др.]. — М. : Наука, 1982. — 240 с.

13. Струминский, В. В. О моделировании турбулентного пограничного слоя в импульсных аэродинамических трубах в широком диапазоне изменения основных параметров потока // Механика турбулентных потоков / В. В. Струминский, В. В. Затолока, А. С. Антонов [и др.]. — М. : Наука, 1980. — С. 248.

14. Антонов, А. С. Аэродинамическая импульсная труба гиперзвуковых скоростей ИТ-301 // Аэрофизические исследования / А. С. Антонов, Б. В. Бошенятов, В. А. Дмитриев [и др.]. — Новосибирск : ИТПМ СО АН СССР, 1972. — С. 20–36.

15. *Riva, G. F.* A method for evaluating the combustion efficiency in direct connect super-sonic combustion test facilities / *G. F. Riva, A. Reggiori, G. B. Daminelli //* 22nd International Symposium on Shock Waves. — L. : Imperial College, 18–23 July, 1999. — P. 291.

16. Семенов, В. Л. Разработка модели и стендового оборудования для исследования вопросов интеграции проточного тракта ГПВРД и планера ГЛА при числах Маха 6...14 / В. Л. Семенов, Г. А. Клеянкин, А. П. Иванов [и др.] // XXIX Академические чтения по космонавтике. М., 25–28 января 2005.

17. *Маяускас, Ю.* Огнеупорная керамика в высокотмпературном газовом потоке / *Ю. Маяускас, В. Даукшис, Р. Абрайтис* [и др.]. — Вильнюс : Монкслакс, 1975. — 180 с.

18. **Караулов, А. Г.** Циркониевые огнеупоры для высокотемпературных установок на основе бадделеита / *А. Г. Караулов* // Высокотемпературные материалы для МГДЭС. — М. : 1983. — С. 120–126.

19. **Романов, А. Н.** Высокотемпературные материалы для МГДЭС / А. Н. Романов, А. И. Кротов, О. И. Кутепова // Высокотемпературные материалы для футеровки различных узлов МГД-установок. — М. : Наука, 1983. — С. 109–114.

20. *Караулов, А. Г.* Набивные массы из двуокиси циркония на фосфорной кислоте / *А. Г. Караулов, А. А. Гребенюк, Т. Е. Сударкина* [и др.] // Огнеупоры. — 1974. — № 3. — С. 55–60.

21. **Немец, И. И.** Термомеханические свойства диоксидциркониевых бетонов на механохимических фосфатсодержащих вяжущих / И. И. Немец, Н. С. Бельмаз, Л. Н. Семыкина [и др.] // Огнеупоры и техническая керамика. — 1997. — № 5. — С. 2–5.

22. *Koehler, E. K.* The structure and properties of refractory's zirconia ceramics. I. Fundamental investigations / *E. K. Koehler* // Ceramics International. — 1984. — Vol. 10, № 1. — P. 3–13.

23. *Koehler, E. K.* Structure and properties of refractory's zirconia ceramics. II. Applied investigations / *E. K. Koehler* // Ceramics International. — 1984. — Vol. 10, № 2. — P. 66–74.

24. *Koehler, E. K.* Structure and properties of refractory's zirconia ceramics. III. Studies of technical properties of materials and technological elaborations / *E. K. Koehler* // Ceramics International. — 1985. — Vol. 11, № 1. — P. 3–12.

25. **Рутман, Д. С.** Высокоогнеупорные материалы на основе диоксида циркония / Д. С. Рутман, Ю. С. Торопов, С. Ю. Плинер [и др.]. — М. : Металлургия, 1985. — 136 с.

26. **Абрайтис, Р.** Дескриптивная идентификация процесса эрозии моделью теплопроводности / Р. *Абрайтис, Э. Сакалаускас, В. Станкятичка* // Огнеупоры и техническая керамика. — 2005. — № 2. — С. 30–35.

27. *Абрайтис, Р.* Модель и механизм эрозионного разрушения огнеупоров при высоких температурах / *Р. Абрайтис //* Огнеупоры. — 1988. — № 3. — С. 9–12.

28. **Страхов, В. И.** О термическом старении материалов из диоксида циркония / В. И. Страхов, Е. А. Павлова // Огнеупоры и техническая керамика. — 2008. — № 1. — С. 12–17.

29. **Settu, T.** Synthesis and characterization of $ZrO_2-Y_2O_2$ and $ZrO_2-Y_2O_3-CeO_2$ precursor powder / *T. Settu, R. Gobinathan* // J. Eur. Ceram. Soc. — 1986. — No 6. — P. 1309–1318.

30. **Моргулис, О. М.** Изделия из плавленой двуокиси циркония с повышенной термической устойчивостью / О. М. Моргулис, А. В. Стовбур, Г. К. Баласова // Сб. научных трудов УкрНИИО. Вып. 3. — Харьков, 1960. — С. 153–171.

31. **Реков, А. И.** Результаты экспериментальных работ и исследований высокоогнеупорных материалов для канала МГД-генератора / *А. И. Реков* // Материалы для канала МГД-генератора / Институт высоких температур АН СССР. — М. : Наука, 1969. — С. 9–24.

32. **Караулов, А. Г.** К вопросу термостойкости изделий из двуокиси циркония / *А. Г. Караулов, В. Я. Белик //* Сб. научных трудов УкрНИИО «Теоретические и технологические исследования в области огнеупоров». Вып. 10, — М. : Металлургия, 1967. — С. 76-82.

33. **Караулов, А. Г.** Влияние структуры образцов из двуокиси циркония на сопротивление термическому удару / А. Г. Караулов, А. А. Гребенюк, Н. В. Гулько, В. Я. Белик // Сб. научных трудов УкрНИИО «Теоретические и технологические исследования в области огнеупоров». Вып. 10. — М. : Металлургия, 1967. — С. 82–92.

34. **Бакунов, В. С.** Керамика из высокотемпературных окислов / В. С. Бакунов, В. А. Балкевич, А. С. Власов [и др.] ; под ред. Д. Н. Полубояринова и Р. Я. Попильского. — М. : Металлургия, 1979. — 100 с.

35. **Реков, А. И.** Основные результаты применения огнеупоров из двуокиси циркония в высокотемпературной камере сгорания опытной установки с МГД-генератором открытого цикла / А. И. Реков, А. А. Гребенюк, А. Г. Караулов [и др.] // Материалы для канала МГД-генератора. — М. : Наука, 1969. — С. 85–97. ■

Получено 02.03.16 © И. Д. Кащеев, К. Г. Земляной, Р. В. Дзержинский, А. В. Федотов, 2016 г.





ICC6 — 6-й международный конгресс по керамике «От лаборатории к производству»

21-25 августа 2016 г. г. Дрезден, Германия

www.icc-6.com