### \_\_\_\_\_ ФИЗИЧЕСКИЕ МЕТОДЫ \_\_\_ ИССЛЕДОВАНИЯ

УДК 544.31

## СИНТЕЗ И ВЫСОКОТЕМПЕРАТУРНАЯ ТЕПЛОЕМКОСТЬ ГЕКСААЛЮМИНАТОВ СОСТАВА LaMgAl<sub>11</sub>O<sub>19</sub> И SmMgAl<sub>11</sub>O<sub>19</sub>

© 2023 г. П. Г. Гагарин<sup>а, \*</sup>, А. В. Гуськов<sup>а</sup>, В. Н. Гуськов<sup>а</sup>, А. В. Хорошилов<sup>а</sup>, М. А. Рюмин<sup>а</sup>, К. С. Гавричев<sup>а</sup>

<sup>а</sup>Институт общей и неорганической химии им. Н.С. Курнакова РАН, Ленинский пр-т, 31, Москва, 119991 Россия

\*e-mail: gavrich@igic.ras.ru
Поступила в редакцию 05.06.2023 г.
После доработки 21.06.2023 г.
Принята к публикации 01.07.2023 г.

Методами дифференциального термического, термогравиметрического и рентгенофазового анализа изучены процессы, протекающие при нагревании стехиометрической смеси гидроксидов лантана, самария, магния и алюминия, полученных методом обратного осаждения. Определены условия синтеза однофазных образцов LaMgAl $_{11}$ O $_{19}$  и SmMgAl $_{11}$ O $_{19}$  структурного типа магнетоплюмбитов и измерена изобарная теплоемкость в интервале температур 317—1817 K, показано отсутствие структурных превращений в этой области.

Ключевые слова: магнетоплюмбит, изобарная теплоемкость

DOI: 10.31857/S0044457X23601062, EDN: EMEVDU

### **ВВЕДЕНИЕ**

Гексаалюминаты магния-РЗЭ со структурой магнетоплюмбита в настоящее время рассматриваются как перпективные материалы для создания новых термобарьерных покрытий, поскольку они обладают комплексом необходимых теплофизических и механических свойств [1-5]. Покрытия из REMgAl<sub>11</sub>O<sub>19</sub> устойчивы к спеканию при температурах до 1600°C [1]. Хотя теплопроводность REMgAl<sub>11</sub>O<sub>19</sub> несколько выше, чем редкоземельных цирконатов [1, 7–11], они обладают хорошими механическими свойствами, такими как прочность на изгиб, вязкость разрушения и модуль упругости [1, 6-9]. Гексаалюминаты магния-РЗЭ имеют слоистую структуру, в которой чередуются блоки шпинели и оксидные слои [6]. Свойства LaMgAl<sub>11</sub>O<sub>19</sub> при тепловом расширении близки к свойствам оксида алюминия [5], что положительно сказывается на уменьшении внутренних напряжений между слоем оксида (ТGO), образовавшимся при термическом окислении промежуточного покрытия (Bondcoat), и слоем гексаалюмината магния-РЗЭ. В литературе имеются сведения о том, что при введении в состав гексаалюмината нескольких РЗЭ, которые внедряются в структуру магнетоплюмбита, а также ионов двух- и четырехвалентных металлов  $(Sr^{2+},$  $Zn^{2+}$ ,  $Ti^{4+}$ ) теплопроводность снижается, что продемонстрировано на примере GdMgAl<sub>11</sub>O<sub>19</sub>

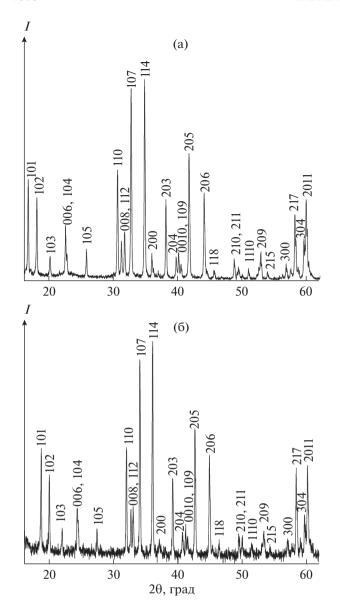
и 
$$Gd_{0.7}Yb_{0.3}MgAl_{11}O_{19}$$
 [1], а также  $La_{1-x}Sr_xMg_{1-x}Zn_xAl_{11-x}Ti_xO_{19}$  [12].

В литературе описаны различные методы синтеза гексаалюминатов магния-РЗЭ со структурой магнетоплюмбита, однако в основном используется спекание оксидов с промежуточной гомогенизацией и финальным отжигом при высоких температурах [13] и соосаждение из водных растворов с последующим отжигом [14].

Информация по изучению термических свойств и теплоемкости гексаалюминатов магния-РЗЭ со структурой магнетоплюмбита в литературе нами не найдена.

### ЭКСПЕРИМЕНТАЛЬНАЯ ЧАСТЬ

Синтез образцов гексаалюминатов лантана-магния и самария-магния проводили хорошо известным методом обратного осаждения [15, 16]. Для этого готовили водные растворы  $La(NO_3)_3 \cdot 6H_2O$  (х. ч., 99.9 мас. %),  $Sm(NO_3)_3 \cdot 6H_2O$  (х. ч.),  $Al(NO_3)_3 \cdot 9H_2O$  (ч., РусХим) и  $Mg(NO_3)_2 \cdot 6H_2O$  (99.0 мас. %, РЕАХИМ). Моляльную концентрацию растворов предварительно определяли осаждением гидроксидов водным раствором аммиака с последующим осушением и отжигом при  $1000^{\circ}$ С. Исходные растворы со стехиометрическим соотношением металлов готовили взвешиванием, затем осаждали медленным прикапыванием в водный



**Рис. 1.** Дифракционные отражения образцов  $LaMgAl_{11}O_{19}$  (а) и  $SmMgAl_{11}O_{19}$  (б) структурного типа P63/mmc, полученных после отжига при  $1600^{\circ}C$ .

раствор аммиака. Полученный осадок гидроксидов сушили и подвергали ступенчатому нагреву в соответствии с результатами анализа методом дифференциальной сканирующей калориметрии. Как было установлено, нагревание до 1500°С приводит к образованию смеси алюминатов и шпинелей. Однофазные гексаалюминаты лантана-магния и самария-магния образуются только после отжига исходной смеси при 1600°С в течение 6 ч.

Морфологию поверхности изучали методом растровой электронной микроскопии с использованием микроскопа TESCAN Amber GMH (Чехия) с неиммерсионной колонной BrightBeam и ультравысоким разрешением 1.3 нм. Ускоряющее

напряжение подбирали для каждого образца индивидуально в диапазоне от 2 до 10 кэВ. В качестве детектора использовали BSE (Backs cattered Electrons)-детектор. Для определения состава поверхности использовали EDS-спектрометр при ускоряющем напряжении 20 кэВ.

Исследования термического поведения исходных смесей для синтеза гексаалюминатов  $LaMgAl_{11}O_{19}$  и  $SmMgAl_{11}O_{19}$  в области температур от комнатной до  $1500^{\circ}$ С проводили на приборе синхронного термического анализа STA 449F1 Jupiter и дифференциальном сканирующем калориметре DSC 404 F1 Pegasus фирмы Netzsch-Gerätebau GmbH (ЦКП ИОНХ РАН).

Термическое поведение с фиксацией потери массы исходных смесей для синтеза гексаалюминатов изучали от комнатной температуры до 1500°С в инертной атмосфере при скорости нагрева 20 град/мин (STA449F1 Jupiter), а без потери массы – со скоростью 10 град/мин до 1550°C (DSC 404 F1 Pegasus). Измерения теплоемкости проводили до 1817 K на установке DSC 404 F1 Pegasus методом отношений с изотермическими сегментами (DIN ISO 11357-4) в платинородиевых тиглях с крышкой в инертной атмосфере со скоростью 10 град/мин. Перед измерениями проводили калибровку прибора по металлическим стандартам (In, Sn, Bi, Zn, Al, Ag, Au, Pd), соответствующую стандартам DIN 51007, ASTM E 967/DIN EN 10204-2.1. Предел допускаемых абсолютных погрешностей измерения температуры составлял до 3 K, удельной теплоты — до 3%, удельной теплоемкости — от 1 до 3.5%. Молекулярную массу гексаалюминатов рассчитывали с использованием величин из [17].

### РЕЗУЛЬТАТЫ И ОБСУЖДЕНИЕ

По данным РФА, изученные образцы  $LaMgAl_{11}O_{19}$  и  $SmMgAl_{11}O_{19}$  имеют структуру магнетоплюмбита с пр. гр. P63/mmc (рис. 1). Параметры решеток этих гексаалюминатов приведены в табл. 1 в сравнении с данными из литературы.

После высокотемпературного отжига при 1600°С в течение 6 ч образцы имеют крупнозернистую поверхность (рис. 2). Образцы не являются наноразмерными и не требуют внесения поправок на размерность в данные по измерениям теплоемкости. Результаты определения элементного состава, полученные методом EDX, показали, что в пределах погрешностей эксперимента состав образцов соответствует стехиометрическому (табл. 2). Картирование поверхности образцов на распределение лантана, самария, магния и алюминия показало равномерность распределения элементов.

**Таблица 1.** Параметры решеток синтезированных образцов LaMgAl $_{11}$ O $_{19}$  и SmMgAl $_{11}$ O $_{19}$  в сравнении с литературными данными

C	Крис	П		
Соединение	a, Å	c, Å	V, Å <sup>3</sup>	Литература
	5.5909(2)	21.974(1)	594.86(4)	Наст. работа
	5.595	22.01	596.69	[18]
	5.5924	21.959	594.76	[19]
LaMgAl <sub>11</sub> O <sub>19</sub>	5.582 5.579	21.963 21.947	592.65 591.57	[20]
	5.59	21.97	594.54	[21]
	5.589	22.02	595.68	[22]
	5.5893-5.6181	21.9038-21.9988	593.57-601.33	[23]
	5.594	22.095	598.2	[24]
	5.590(1)	21.968(8)	594.49	[25]
	5.5819(3)	21.868(1)	590.07(7)	Наст. работа
$SmMgAl_{11}O_{19}$	5.572	21.981	591.1	[24]
	5.582	21.85	589.63	[26]

Таблица 2. Содержание элементов в изученных образцах, определенное методом EDX, ат. %

Соединение	RE (RE = La, Sm)	Mg	Al	О
LaMgAl <sub>11</sub> O <sub>19</sub> *	$3.76 \pm 0.95$	$3.04 \pm 0.22$	$34.34 \pm 1.51$	$58.86 \pm 2.44$
$SmMgAl_{11}O_{19}^{**}$	$3.64 \pm 1.17$	$3.18 \pm 0.85$	$32.00 \pm 2.41$	$59.65 \pm 3.76$
$REMgAl_{11}O_{19}$ (reop.)	3.125	3.125	34.375	59.375

<sup>\*</sup> Рассчитано из 22 измерений.

### Процессы при нагревании исходных смесей

Последовательность процессов, протекающих при нагревании исходных смесей, полученных на начальных стадиях осаждения, изучали с использованием дифференциальной сканирующей калориметрии (ДСК) (DSC 404F1 Pegasus, Netzsch), синхронного термического (ДСК/ТГ) STA 449F1 Jupiter, Netzsch) и рентгенофазового анализа (РФА, BrukerD8 Advance). Массы изученных образцов, молекулярные массы и температурные интервалы исследования теплового поведения

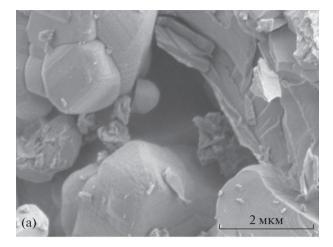
приведены в табл. 3. Температурные зависимости тепловых потоков и изменения массы образцов для  $LaMgAl_{11}O_{19}$  приведены на рис. 3. Сравнение результатов, полученных на разных калориметрах, показывает удовлетворительное согласие в последовательности тепловых эффектов и их параметров (табл. 4).

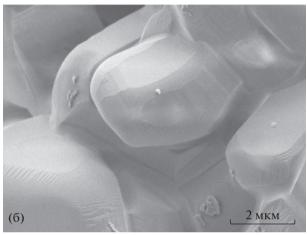
Первые три эндоэффекта (рис. 3), лежащие в интервале температур 92—526°С, сопровождаются потерей массы и отвечают, по-видимому, удалению сорбированной воды и гидроксильных групп.

Таблица 3. Методические параметры ДСК-измерений образцов гексаалюминатов

Прибор	Масса образца, мг	Скорость сканирования, град/мин	Интервал измерений, ${}^{\circ}\mathrm{C}$				
LaMgAl <sub>11</sub> O <sub>19</sub> (М.м. = 763.981 г/моль)							
STA 449F1 Jupiter	17.24	20	32-1542				
DSC 404F1 Pegasus	21.71	10	40-1470				
$SmMgAl_{11}O_{19}$ (М.м. = 775.436 г/моль)							
STA 449F1 Jupiter	9.02	20	32-1547				
DSC 404F1 Pegasus	25.81	10	40-1470				

<sup>\*\*</sup> Рассчитано из 13 измерений.





**Рис. 2.** РЭМ-изображения поверхности образцов  $LaMgAl_{11}O_{19}$  (а) и  $SmMgAl_{11}O_{19}$  (б).

Экзоэффект в области  $800^{\circ}$ С может быть связан с увеличением размера частиц и формированием кристаллов. Последний эндоэффект с максимумом при  $1215 \pm 5^{\circ}$ С также сопровождается потерей массы и может отвечать удалению остаточных гидроксильных групп, имеющих большие энергии связи.

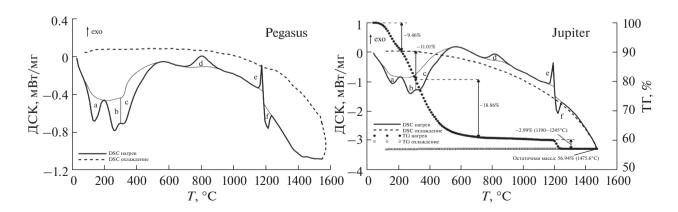
При охлаждении образца тепловых эффектов не наблюдалось и изменения массы не происходило.

Результаты изучения теплового поведения гексаалюмината магния-самария показаны на рис. 4. Температурные интервалы эффектов на кривых ДСК SmMgAl $_{11}$ O $_{19}$  приведены в табл. 5. Как и в случае гексаалюмината лантана-магния, общий вил кривых нагревания, полученных на разных калориметрах и с разными скоростями сканирования, удовлетворительно согласуется (рис. 3, 4). При охлаждении каких-либо эффектов не выявлено. Идентификация протекающих процессов, ответственных за наблюдаемые эффекты на кривых ДСК, приведена в табл. 6. Некоторое несоответствие величин может быть объяснено небольшим различием содержания воды в исходных образцах, а также точностью определения и формой базовой линии.

Рентгенофазовый анализ, выполненный после проведения измерений методом ДСК, показал, что при нагревании образцов исходных смесей до 1500°С образования однофазных образцов со структурой магнетоплюмбита (пр. гр. *Р*63*mmc*) не происходит, и образцы представляют собой безводную плохо закристаллизованную смесь простых и сложных оксидов. Продолжительный отжиг при 1500°С (>10 ч) не приводит к образованию однофазного образца. Для завершения процесса требуется длительный отжиг при более высоких температурах. Для получения однофазных образцов гексаалюминатов окончательный отжиг проводили в течение 6 ч при максимально доступной для нас температуре ~1600°С.

# Температурные зависимости теплоемкости гексаалюминатов лантана-магния и самария-магния

Теплоемкости LaMgAl $_{11}O_{19}$  и SmMgAl $_{11}O_{19}$  в области температур 317—1817 К измерены в 151 температурной точке на образцах массой 34.64 и 35.13 мг соответственно. Температурные зависимости теп-



**Рис. 3.** Результаты ДСК (Pegasus) и синхронного термического анализа (Jupiter) образца  $LaMgAl_{11}O_{19}$ .

Прибор	Эффект	T₀n, °C	T <sub>peak</sub> , °C	T <sub>end</sub> , °C	$\Delta H$ , Дж/г
STA 449F1 Jupiter	a+b+c	92.6	_	516.1	-369.8
DSC 404F1 Pegasus	a+b+c	103.2	_	526.8	-372.9
STA 449F1 Jupiter	d	758.8	811.8	887.0	+59.31
DSC 404F1 Pegasus	d	724.0	803.3	887.2	+59.84
STA 449F1 Jupiter	e	1174.9	1188.3	1197.3	+20.37
DSC 404F1 Pegasus	e	1161.9	1173.6	1185.0	+20.16
STA 449F1 Jupiter	f	1197.3	1220.6	1237.7	-31.12
DSC 404F1 Pegasus	f	1185 0	1210 3	1226.2	-29 53

**Таблица 4.** Параметры тепловых эффектов при нагревании  $LaMgAl_{11}O_{19}$  по данным синхронного термического анализа (STA) и дифференциальной сканирующей калориметрии (DSC)

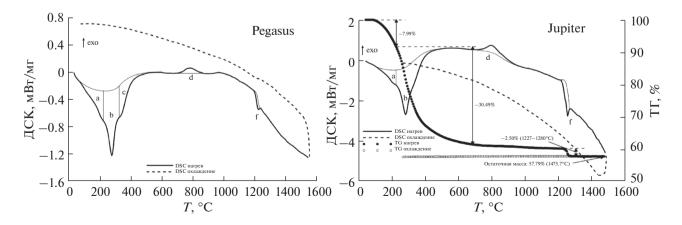
Таблица 5. Параметры тепловых эффектов при нагревании SmMgAl<sub>11</sub>O<sub>19</sub> по данным ДСК

Прибор	Эффект	T <sub>on</sub> , °C	T <sub>peak</sub> , °C	T <sub>end</sub> , °C	ΔΗ, Дж/г
STA 449F1 Jupiter	a+b	159.2	_	391.9	-634.3
DSC 404F1 Pegasus	a+b+c	158.5	_	400.1	-604.19
STA 449F1 Jupiter	d	729.9	795.6	856.1	+44.89
DSC 404F1 Pegasus	d	727.2	782.6	874.3	+44.81
STA 449F1 Jupiter	f	1243.2	1253.9	1265.7	_
DSC 404F1 Pegasus	f	1205.1	1226.3	1238.3	-13.65

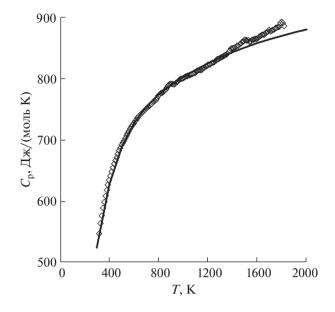
лоемкостей обоих соединений не имеют аномалий во всем изученном диапазоне температур, что свидетельствует об отсутствии фазовых превращений. Сопоставление полученных величин с данными, рассчитанными по методу Неймана—Коппа [27] как сумма теплоемкостей простых оксидов ( $La_2O_3$ ,  $Sm_2O_3$ , MgO,  $Al_2O_3$ ), заимствованных из [28—30], с соответствующими коэффициентами

$$\begin{split} C_p(\text{LaMgAl}_{11}\text{O}_{19}) &= 0.5C_p(\text{La}_2\text{O}_3) + \\ &+ C_p(\text{MgO}) + 5.5C_p(\text{Al}_2\text{O}_3), \\ C_p(\text{SmMgAl}_{11}\text{O}_{19}) &= 0.5C_p(\text{Sm}_2\text{O}_3) + \\ &+ C_p(\text{MgO}) + 5.5C_p(\text{Al}_2\text{O}_3), \end{split}$$

показало, что экспериментальные кривые  $C_p(T)$  и зависимости по Нейману—Коппу симбатны и сдвинуты при температуре 298.15 К на  $-2.8 \, \text{Дж/(моль K)}$ 



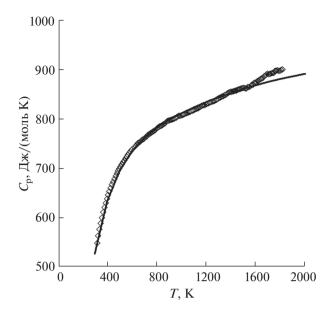
**Рис. 4.** Результаты ДСК (Pegasus) и синхронного термического анализа (Jupiter) образца  $SmMgAl_{11}O_{19}$ .



**Рис. 5.** Теплоемкость LaMgAl $_{11}$ O $_{19}$ : точки — экспериментальные данные, линия — описание по методу Неймана—Коппа.

(-0.5%) для LaMgAl<sub>11</sub>O<sub>19</sub> и -6.77 Дж/(моль K) (-1.3%) для SmMgAl<sub>11</sub>O<sub>19</sub>. Необходимо отметить, что различие в величинах много меньше ошибки определения теплоемкости по данным производителя Netzsch (3%). Вид полученных температурных зависимостей молярных теплоемкостей LaMgAl<sub>11</sub>O<sub>19</sub> и SmMgAl<sub>11</sub>O<sub>19</sub> представлен на рис. 5 и 6.

Сглаживание полученных величин теплоем-кости с помощью уравнения Майера—Келли [31] показало, что разброс экспериментальных точек составляет менее 0.8% во всем диапазоне от 317 до 1817 К (рис. S5). Коэффициенты уравнения Майера—Келли  $C_p = \mathbf{A} + \mathbf{B} \cdot T - \mathbf{C} \cdot T^{-2}$  для LaMgAl $_{11}$ O $_{19}$  и SmMgAl $_{11}$ O $_{19}$  приведены в табл. 7.



**Рис. 6.** Теплоемкость SmMgAl $_{11}O_{19}$ : точки — экспериментальные данные, линия — описание по уравнению Майера—Келли.

В отличие от гексаалюмината лантана-магния, на теплоемкость соединения самария должны влиять два разнонаправленных фактора. С одной стороны, решеточная теплоемкость в ряду лантаноидов должна уменьшаться из-за лантаноидного сжатия, а с другой — увеличиваться за счет разницы в массах лантана и самария, кроме того, в теплоемкости большинства соединений лантаноидов имеется дополнительный вклад, связанный с расщеплением 4-электронных уровней под действием электрического поля кристалла (аномалия Шоттки). Полученные нами данные показывают, что во всем изученном температурном диапазоне теплоемкость SmMgAl<sub>11</sub>O<sub>19</sub> превышает теплоемкость LaMgAl<sub>11</sub>O<sub>19</sub>. Можно также отметить,

**Таблица 6.** Температурные интервалы эффектов на кривых нагревания, по данным ДСК, при скорости сканирования 10 град/мин

Соединение	Удаление воды		Кристаллизация		Потеря массы	
	интервал, °C	$\Delta H$ , Дж/г	интервал, °С	$\Delta H$ , Дж/г	интервал, °С	$\Delta H$ , Дж/г
LaMgAl <sub>11</sub> O <sub>19</sub>	103.2-526.8	-372.87	724.0-887.2	+59.84	1185.0-1226.2	-29.53
$\rm SmMgAl_{11}O_{19}$	158.5-400.1	-398.23	727.2—782.6	+44.81	1205.1-1238.3	-13.65

**Таблица 7.** Коэффициенты уравнения Майера—Келли  $C_{\rm p}$  = A + BT – С $T^{-2}$  (317—1817 K)

Вещество	A	В	С	$R^2$
LaMgAl <sub>11</sub> O <sub>19</sub>	732.767	0.08958382	20956313.8	0.9992
$SmMgAl_{11}O_{19}$	743.107	0.08792164	21929029.2	0.9987

что в области самых высоких температур экспериментальные данные по теплоемкости, полученные методом ДСК, отклоняются от модельных, хотя величина отклонения не превышает 3%.

### **ЗАКЛЮЧЕНИЕ**

Гексаалюминаты лантана-магния и самариямагния получены методом обратного осаждения. С применением РФА и ДСК, ДСК/ТГ изучена последовательность протекающих при синтезе процессов и показано, что при температуре 1500°С происходит образование алюминатов и шпинелей, а для полного взаимодействия оксидов с образованием однофазных LaMgAl<sub>11</sub>O<sub>19</sub> и SmMgAl<sub>11</sub>O<sub>19</sub> необходим отжиг при 1600°С. Синтезированные образцы исследованы методами РФА, РЭМ и EDX, впервые выполнены измерения изобарных теплоемкостей LaMgAl<sub>11</sub>O<sub>19</sub> и  $SmMgAl_{11}O_{19}$ . Структурные превращения в этих соединениях отсутствуют в изученном интервале температур. Полученные данные могут быть использованы для термодинамического моделирования высокотемпературных процессов с участием изученных веществ.

#### ФИНАНСИРОВАНИЕ РАБОТЫ

Исследование выполнено при поддержке Российского научного фонда (грант № 23-13-00051), https://rscf.ru/project/23-13-00051/, с использованием оборудования ЦКП ФМИ ИОНХ РАН.

### КОНФЛИКТ ИНТЕРЕСОВ

Авторы заявляют, что у них нет конфликта интересов.

### ДОПОЛНИТЕЛЬНАЯ ИНФОРМАЦИЯ

Онлайн-версия содержит дополнительные материалы, доступные по адресу: https://doi.org/S0044457X23601062.

### СПИСОК ЛИТЕРАТУРЫ

- Bansal N.P., Zhu D. // Surf. Coat. Technol. 2008. V. 202. P. 2698.
- Gadow R., Lischka M. // Surf. Coat. Technol. 2002.
   V. 151–152. P. 392.
- 3. Friedrich C., Gadow R., Schirmer T. // J. Therm. Spray Technol. 2010. V. 10. P. 592.
- 4. Zhang Y., Wang Y., Jarligo M.O. et al. // Opt. Lasers Eng. 2008. V. 46. P. 601.
- Cao X.Q., Zhang Y.F., Zhang J.F. et al. // J. Eur. Ceram. Soc. 2008. V. 28. P. 1979.

- Iyi N., Takekawa S., Kimura S. // J. Solid State Chem. 1989. V. 83. P. 8.
- 7. Liu Z.-G., Ouyang J.-H., Zhou Y. et al. // J. Eur. Ceram. Soc. 2009. V. 29. P. 647.
- 8. Liu Z.-G., Ouyang J.-H., Zhou Y. et al. // J. Alloys Compd. 2009. V. 472. P. 319.
- Liu Z.-G., Ouyang J.-H., Zhou Y. et al. // Phil. Magazine. 2009. V. 89. P. 553.
- Xu Z., He L., Mu R. et al. // J. Alloys Compd. 2009.
   V. 473. P. 509.
- Xu Z., He L., Zhong X. et al. // J. Alloys Compd. 2009.
   V. 480. P. 220.
- 12. Lu H., Wang C.-A., Zhang C. et al. // Ceram. Int. 2014. V. 140. P. 16273.
- Lu X., Yuan J., Xu M. et al. // Ceram. Int. 2021. V. 47. P. 28892.
- 14. Wang Y.-H., Ouyang J.-H., Liu Zh.-G. // J. Alloys Compd. 2009. V. 485. P. 734
- Guskov V.N., Tyurin A.V., Guskov A.V. et al. // Ceram. Int. 2020. V. 46. P. 12822.
- 16. *Tyurin A.V., Khoroshilov A.V., Guskov V.N. et al.* // Russ. J. Inorg. Chem. 2018. V. 63. P. 1599.
- 17. *Meija J., Coplen T.B., Berglund M. et al.* // Pure Appl. Chem. 2016. V. 88. P. 265.
- Lefebvre D., Thery J., Vivien D. // J. Am. Ceram. Soc. 1986. V. 69. P. 289.
- 19. Schönwelski W., Haberey F., Leckebuch R. et al. // J. Am. Ceram. Soc. 1986. V. 69. P. 7.
- 20. *Арзуманян Г.А., Багдасаров К.С., Цорикишвили Н.Г. и др.* // Неорган. материалы. 1987. Т. 23. С. 1051.
- Brandt R., Muller Buschbaum H.K. // Z. Anorg. Allg. Chem. 1984. V. 510. P.163.
- Kahn A., Lejus A.M., Madsac M. et al. // J. Appl. Phys. 1981. V. 52. P. 6864.
- Doležala V., Nádhernýa L., Rubešováa K. et al. // Ceram. Int. 2019. V. 45. P. 11233.
- 24. *H. Lu K.*, *Wang C-A.*, *Zhang C. et al.* // J. Eur. Ceram. Soc. 2015. V. 35. P. 1297.
- 25. *Ефремов В.А.*, *Черная Н.Г.*, *Трунов В.К.*, *Писарен- ко В.Ф.* // Кристаллография. 1988. Т. 33. С. 38.
- 26. *Peter E.D., Morgan F., Jamie A.* // J. Am. Ceram. Soc. 1986. V. 69. P. 157.
- 27. Leitner J., Voňka P., Sedmidubský D., Svoboda P. // Thermochim. Acta. 2010. V. 497. P. 7.
- 28. Термические константы веществ. Справ. / Под ред. Глушко В.П. М.: Изд-во АН СССР, ВИНИТИ, 1965—1982. http://www.chem.msu.ru
- 29. *Chase M.W. Jr.* // J. Phys. Chem. Data. 1998. № 9. P. 1951.
- 30. *Konings R.J.M., Beneš O., Kovács A. et al.* // J. Phys. Chem. Ref. Data. 2014. V. 43. P. 013101.
- 31. *Maier C.G., Kelley K.K.* // J. Am. Chem. Soc. 1932. V. 54. P. 3243.