

УДК 621.9

**В. А. Оковитый<sup>1</sup>, Ф. И. Пантелеенко<sup>1</sup>**, д – р техн. наук, проф., **В. В. Оковитый<sup>1</sup>, В. М. Асташинский<sup>2</sup>, П. П. Храмцов<sup>2</sup>, В. В. Углов<sup>3</sup>**

<sup>1</sup>БНТУ, г. Минск, Беларусь

<sup>2</sup>Институт тепло - и массообмена имени А. В. Лыкова Национальной академии наук Беларуси, г. Минск, Беларусь

<sup>3</sup>Белорусский государственный университет, г. Минск, Беларусь

Тел./Факс: (017)293-92-23; E-mail: [scvdmed@bntu.by](mailto:scvdmed@bntu.by)

## **РАЗРАБОТКА ПРОЦЕССА НАПЫЛЕНИЯ И ПОСЛЕДУЮЩЕЙ ВЫСОКО-ЭНЕРГЕТИЧЕСКОЙ ОБРАБОТКИ ПЛАЗМЕННЫХ ПОКРЫТИЙ НА ОСНОВЕ ДИОКСИДА ЦИРКОНИЯ НА ЭЛЕМЕНТЫ ЭКРАНОВ ПРОТИВОМЕТЕОРНОЙ ЗАЩИТЫ**

*Основной причиной разрушения плазменных покрытий являются термомеханические напряжения, возникающие из-за неравномерного теплового расширения керамического слоя и слоев основного металла и неравномерного распределения температурного поля в покрытии. В рамках оптимизации параметров процесса плазменного напыления материала ZrO<sub>2</sub>. Оптимизация параметров на основе осаждения проводилась для максимизации коэффициента использования материала.*

**Ключевые слова:** керамическое покрытие, плазменное напыление, коэффициент использования материала, оптимизация параметров.

**V. A. Okovity, F. I. Panteleenko, V. V. Okovity, V. M. Astashinskiy, P. P. Hramcov, V. V. Uglov**

## **DEVELOPMENT OF THE PROCESS OF SPRAYING UPON THE FOLLOWING HIGH POWER ENGINEERING OF PLASMA COATINGS BASED ON ZIRCONIUM DIOXIDE, THE NUCLEAR ELECTRONS OF ANTIMETEOROUS PROTECTION SCREENS**

*The main cause of destruction plasma coatings are thermomechanical stresses arising from mismatch thermal expansion a ceramic and a base metal layers and uneven distribution the temperature field in the coating. As part of the optimization of the parameters of air plasma spraying process for the material ZrO<sub>2</sub>. Optimization of the parameters on the basis of the deposition was carried out to maximize the utilization rate of the material.*

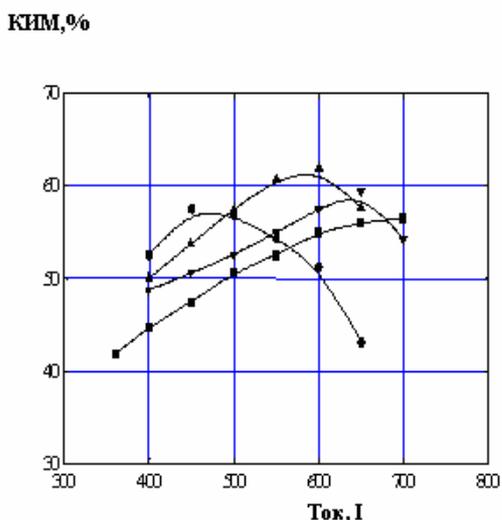
**Keywords:** ceramic coating, plasma spraying, utilization rate of the material, optimization of the parameters.

В общем случае антиметеоритные покрытия представляет собой многослойную систему, включающую металлический подслои и внешний керамический слой. Термомеханические напряжения усугубляются действием остаточных напряжений, возникающих в покрытии при напылении, и ослабляются эффектами пластичности и ползучести, реализующимися в металлическом подслое [1-3].

В качестве материалов для керамического слоя антиметеоритных покрытий часто применяют композиции на основе частичного стабилизированного диоксида циркония (ЧСЦД) [4]. Это обусловлено рядом его свойств: сравнительно высоким коэффициентом линейного термического расширения и возможностью обеспечения высоких механических свойств упрочненной керамики, в частности ударной вязкости.

Оптимизация проводилась по методике, описанной в источник Е[4]. На первом этапе проводилась оптимизация на основании получения максимального коэффициента использования материала. Вначале КИМ определяли при различных значениях тока (400 А; 500 А; 600 А; 700 А) и расходах плазмообразующего газа R<sub>N2</sub> (40; 45; 50; 55) л/мин, но с постоянной дистанцией напыления L=120 мм (рис. 1). На следующем этапе оптимальные значения дистанции напыления определялись с постоянными значениями тока

и величины расхода плазмообразующего газа ( $I=600$  А;  $R_{N_2}=50$  л/мин) (рис. 2) и наконец для оптимальной дистанции напыления и постоянном значении  $R_{N_2}$  изменялся ток ( $L=110$  мм,  $R_{N_2}=50$  л/мин) (рис. 3). Покрытия напылялись с и без охлаждения порошком фракционного состава  $< 50$  мкм. Увеличение тока и расхода плазмообразующего газа (рис. 1) до определенных значений приводят к увеличению КИМ, т.к. эти параметры влияют на степень проплавления порошка [5-7]. Дальнейшее их увеличение приводит к тому, что частицы перегреваются и при ударе о подложку разбрызгиваются, следовательно КИМ уменьшается. При увеличении расхода  $N_2$  происходит уменьшение значений тока для максимального КИМ. Для  $R_{N_2}=55$  л/мин максимальный КИМ=56% соответствует  $I=450$  А, для  $R_{N_2}=50$  л/мин максимальный КИМ=62% соответствует  $I=600$  А, для  $R_{N_2}=45$  л/мин максимальный КИМ=57% соответствует  $I=650$  А. Похожая тенденция сохраняется и при изменении дистанции напыления (рис. 2) при оптимизации значения расхода  $N_2$  и тока (в нашем случае  $R_{N_2}=50$  л/мин,  $I=600$  А). При малых дистанциях напыления частица не успевает достаточно нагреться и достигает подложки с температурой  $< t_{пл}$ . [8]. В нашем случае возрастание КИМ идет до  $L=110$  мм, дальнейшее увеличение дистанции напыления приводит к тому, что частица из-за длительного нахождения в струе переплавляется и при ударе о подложку разбрызгивается, соответственно КИМ падает [9].



● –  $R_{N_2}=55$  л/мин, ▲ –  $R_{N_2}=50$  л/мин,  
▼ –  $R_{N_2}=45$  л/мин, ■ –  $R_{N_2}=40$  л/мин

Рисунок 1. Влияние тока и расхода плазмообразующего газа ( $N_2$ ) на КИМ при напылении покрытий на основе  $ZrO_2$   $L=120$  мм (размер порошка менее 50 мкм)

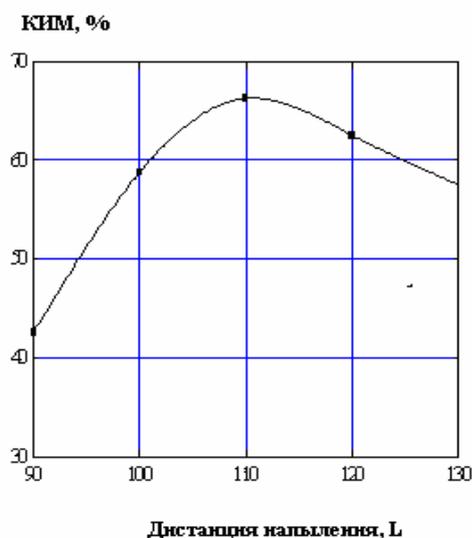
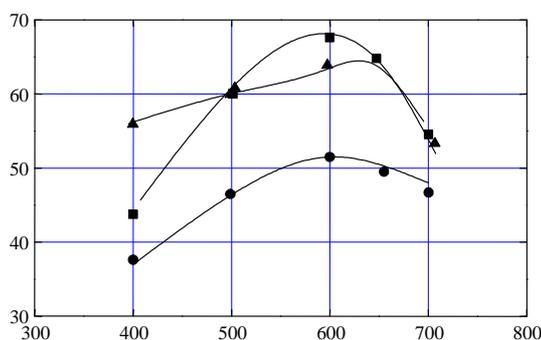


Рисунок 2. Влияние дистанции напыления на величину КИМ при напылении покрытий на основе  $ZrO_2$   $R_{N_2}=50$  л/мин,  $I=500$  А



● – расход сжатого воздуха 1,5 м3/мин p=6 атм; ▲ – расход сжатого воздуха 1 м3/мин p=4 атм; ■ – без охлаждения

Рисунок 3. Влияние тока на величину КИМ при напылении покрытия на основе ZrO2 при L=110 мм, RN2=50 л/мин (размер порошка менее 50 мкм)

После воздействия на покрытие компрессионными плазменными потоками в атмосфере азота кубическая модификация оксида циркония сохраняется как основная фаза, присутствующая в покрытии, что обнаружено с помощью рентгеноструктурного анализа (рис. 4). При этом исчезает обнаруженная в исходном состоянии фаза моноклинной модификации оксида циркония. Параметр решетки кубической модификации оксида циркония составляет 0,5174 нм. Результаты расшифровки полученной рентгеновской дифрактограммы представлены в таблице 1. Ввиду использования азота в качестве плазмообразующего вещества происходит его взаимодействие с атомами циркония покрытия и образуется нитрид циркония c-ZrN с кубической кристаллической решеткой (параметр решетки 0,4580 нм).

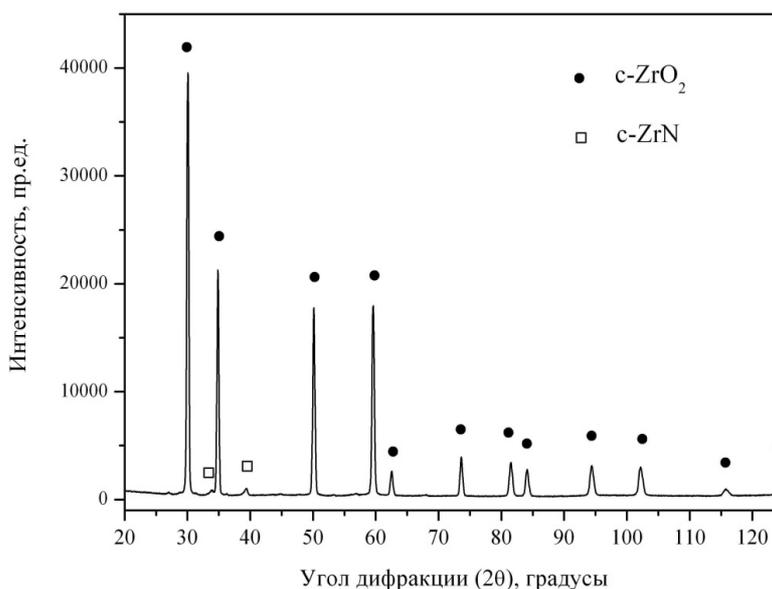


Рисунок 4. Рентгеновская дифрактограмма покрытия после воздействия компрессионным плазменным потоком

Анализ морфологии поверхности покрытия до воздействия компрессионными плазменными потоками, проведенный с помощью растровой электронной микроскопии, показал наличие развитого рельефа поверхности с частичным ее оплавлением (рис. 5). Структура самого покрытия представлена совокупностью крупных (5 – 7 мкм) и мелких (1 – 2 мкм) частиц оксида циркония, спеченных между собой (рис. 6).

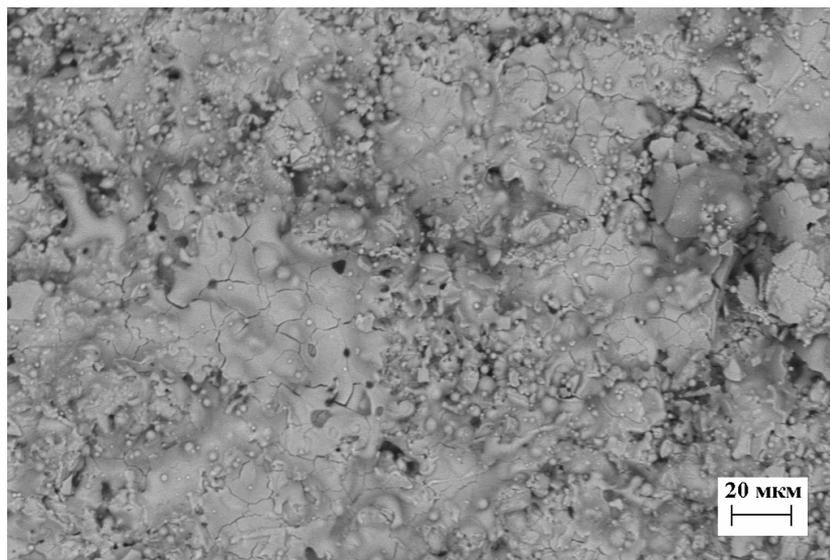


Рисунок 5. РЭМ-изображение участка поверхности покрытия до воздействия компрессионными плазменными потоками (увеличение  $\times 1000$ )

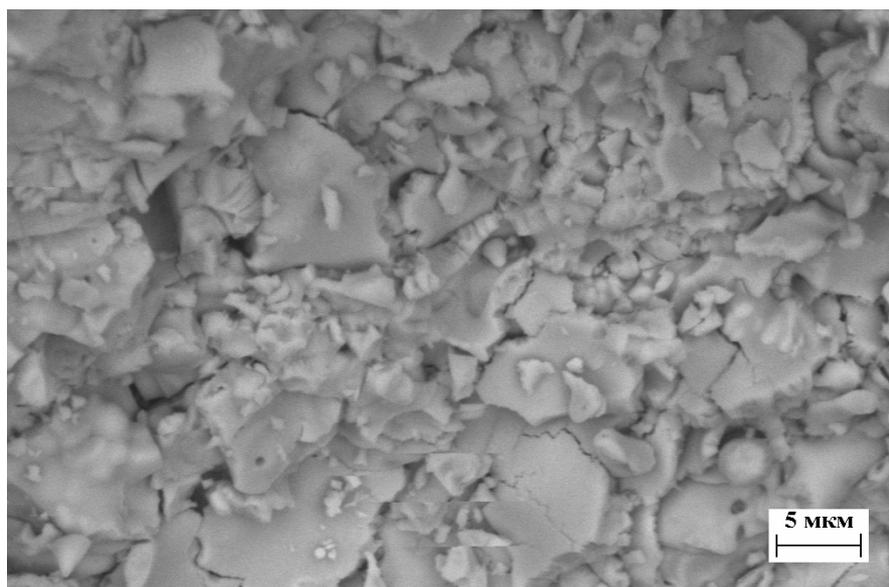


Рисунок 6. РЭМ-изображение участка поверхности покрытия до воздействия компрессионными плазменными потоками (увеличение  $\times 5000$ )

После воздействия компрессионными плазменными потоками на сформированное покрытие происходит плавление его поверхностного слоя и его скоростная кристаллизация. В результате возникновения внутренних механических напряжений в закристаллизовавшейся части происходит растрескивание поверхностного слоя (рис. 9).

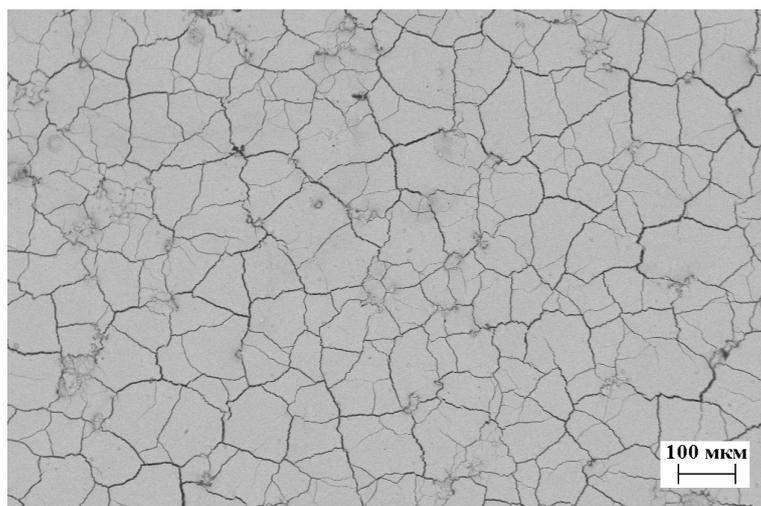


Рисунок 7. РЭМ-изображение участка поверхности покрытия после воздействия компрессионными плазменными потоками (увеличение x200)

**Выводы.** Проведена оптимизация параметров APS (плазменное напыление на воздухе) процесса для материала  $ZrO_2$ . Оптимизация параметров напыления проводилась на основании получения максимального коэффициента использования материала. На оптимальных режимах (ток дуги - 600А; дистанция напыления-110 мм; расход плазмообразующего газа азота-50 л/мин; фракционный состав порошка диоксида циркония <50 мкм; расход сжатого воздуха для охлаждения  $1 \text{ м}^3/\text{мин}$ ;  $p=4 \text{ атм}$ ) мы получаем антиметиоритных покрытий на основе диоксида циркония с коэффициентом использования материала -62% и общую пористость керамического слоя -6%. После воздействия на покрытие компрессионными плазменными потоками в атмосфере азота кубическая модификация оксида циркония является основной фазой, присутствующей в покрытии. Структура самого покрытия представлена совокупностью крупных (5 – 7 мкм) и мелких (1 – 2 мкм) частиц оксида циркония, спеченных между собой.

**ЛИТЕРАТУРА:**

1. Акишин, А. И. Космическое материаловедение. Методическое и учебное пособие / А. И. Акишин – М: НИИЯФ МГУ, 2007. – 209 с.
2. Новые наукоемкие технологии в технике. Энциклопедия. Воздействие космической среды на материалы и оборудование космических аппаратов / под ред. Л. С. Новикова, М. Н. Панасюка – М.: Изд-во ЭНЦИТЕХ, 2001. – Т. 16, 17.
3. Effects of Space Conditions on materials. Ed. A.I. Akishin, 2001, Nova Science Publ., N. J., p. 199.
4. Оковитый, В. А. Создание градиентных плазменных покрытий на основе диоксида циркония / В. А. Оковитый // Международная научно-техническая конференция «Инновационные технологии в машиностроении» Полоцк. 19 - 20.10.11. С. 239-241.
5. Пат. 15565 Респ. Беларусь, МПК В22F 3/23; С04В 35/10 Способ получения композиционного керамического материала / Оковитый В. А., Девойно О. Г., Пантелеенко А. Ф., Оковитый В. В. заявитель - БНТУ -№ а 2010990; заявл. 29.06.2010, опубл. 30.12.11 // Афіцыйны бюл. Нац. Цэнтр інтэлектуал. уласнасці. – 2012. – № 15.
6. Пантелеенко, Ф. И. Оптимизация процесса напыления керамических плазменных покрытий на модели элементов экранов противометеорной защиты / Ф. И. Пантелеенко, В. А. Оковитый, О. Г. Девойно, В. А. Асташинский // Тезисы международной научно-технической конференции «Машиностроение и техносфера 21 века», 15 - 20 сентября 2014 г., г. Севастополе. – Т. 2. – С. 123-127.
7. Девойно, О. Г. Плазменные теплозащитные покрытия на основе диоксида циркония с повышенной термостойкостью / О. Г. Девойно, В. В. Оковитого. // «Наука и техника», БНТУ – Минск, 2014. – Вып. 6. – С. 3 -7.
8. Пантелеенко, Ф. И. Разработка технологии нанесения плазменных композиционных покрытий на основе диоксида циркония для систем космических аппаратов / Пантелеенко Ф. И., Оковитый В. А., Девойно О. Г., Асташинский В. М., Оковитый В. В., Соболевский С. Б. – «Наука и техника», БНТУ – Минск, 2015. – Вып. 3. – С. 5-9.
9. Оковитый, В. В. Выбор оксидов для стабилизации диоксида циркония при получении теплозащитных покрытий аппаратов / В. В. Оковитый // «Наука и техника», БНТУ – Минск, 2015.– Вып. 5. – С. 26-32.

Поступила в редколлегию 29.05.2017 г.