

افزایش پایداری حرارتی ایروژل سیلیکایی نانو متخلخل

فاطمه پاشائی سورباقی، مهرداد کوکبی*، احمدرضا بهرامیان

گروه مهندسی پلیمر، دانشکده مهندسی شیمی، دانشگاه تربیت مدرس، تهران

چکیدہ

افزایش پایداری حرارتی ایروژلهای سیلیکایی نانو متخلخل تهیه شده به روش فوق بحرانی بدون از دست دادن خواص منتسب به ایروژلها، چالش اصلی است. نتایج نشان داد که با انجام عملیات حرارتی کنترل شده بر روی ایروژلهای سیلیکایی، با حفظ پایداری ساختاری و ابعادی، پایداری حرارتی آنها به دمای بالاتر، ارتقا یافته است. نتایج FTIR موید پیوندهای شیمیایی مشابه در ایروژل مرجع و گرمادیده است. بررسی بیشتر با استفاده از SEM ریز ساختار نانومتری مشابه در ایروژلها و افزایش تراکم در نمونه گرمادیده را نشان میدهد. مطالعات گرماوزن سنجی به خوبی پایداری حرارتی نمونه گرمادیده را تا دمای^o۶۰۰۶ نشان میدهد. همچنین نتایج نشان داد که مدلسازی ریاضی یک بعدی به روش حل معکوس و به کار گیری روش اصلاح شده صفحه داغ و تصاویر دمانگاری، پیش

كلمات كليدى: ايروژل سيليكا، سل ژل، عمليات حرارتى، نانو متخلخل، خشككردن فوق بحرانى.

۱- مقدمه

ایروژلها از شبکه نانوذرات بهم پیوستهای[،] تشکیل شدهاند که بین آنها فضای نانومتری وجود دارد. این مواد نانوساختار، با چگالی بسیار پایین و سطح ویژه بالا خواص استثنایی از خود نشان میدهند و به همین علت کاربردهای آنها در زمینههای مختلف همچون باتریهای قابل شارژ، پایه کاتالیستها، پیلهای سوختی و به عنوان ابرعایقهای حرارتی و صوتی و سامانههای دارورسانی در حال گسترش است[۵-۱]. ایروژلها شامل انواع مختلف پلیمری، فلزی، اکسیدهای فلزی و اکسید ها شبه فلزی هستند. در میان انواع مختلف ایروژلها، ایروژل سیلیکا دارای بهترین خواص حرارتی است. داشتن هدایت حرارتی اندک در کنار پایداری حرارتی بالا باعث استفاده وسیع از این ماده در کاربردهای عایق حرارتی شده است[۶]. ایروژل سیلیکایی نانو ساختار با چگالی اندک (³ g/cm³) در میان جامدات کم ترین هدایت حرارتی، در مقایسه با هوا (۲۰۰۳ / ۲۰۲۳) را دارد [۷]. ساخت ایروژل سیلیکا شامل دو مرحله کلی پلیمرشدن سل-ژل و سپس خشک کردن است. در مرحله پلیمر شدن مونومر آلکوکسی سیلان در محیط

1. Interconnected Nano Particle Network

تاریخ دریافت: ۹۳/۸/۳ 🛛 تاریخ پذیرش: Correspondent Author Email: mehrir@modares.ac.ir ۹۳/۹/۱۱*





آب و الکل و حضور کاتالیست بازی یا اسیدی به ژل تبدیل میشود و سپس خشک میشود. به دلیل وجود تخلخلهای نانومتری و نیروهای مویینگی بزرگ خروج حلال از ژل می تواند باعث جمع شدگی و ترک خوردن ساختار شود. خشک شدن ایروژلها امروزه به سه روش خشک کردن انجمادی، خشک کردن محیطی و خشک کردن فوق بحرانی انجام میشود [۸]. روش فوق بحرانی علیرغم ضرورت رعایت نکات ایمنی خاص، بهترین نتیجه را از لحاظ عدم جمعشدگی و حفظ ساختار یکپارچه ٔ حاصل کرده است. ایروژلهای سیلیکایی خواص خود را از ریزساختار نانومتری وام گرفتهاند اما در دمای کارکرد بالا دچار تغییرات ساختاری و ابعادی میشوند [۹]. این تغییرات میتواند موجب تغییرکارایی آنها به عنوان عایق شود. به همین دلیل افزایش پایداری حرارتی ایروژلهای مذکور در اصلی عایق شامل پایداری حرارتی، هدایت حرارتی و ضریب نفوذ حرارتی حائز اهمیت است. در این تحقیق به منظور افزایش پایداری حرارتی ایروژلها در دمای بالا از چالشهای تحقیقاتی است. از طرف دیگر با توجه به گستره وسیع دمایی عایقها، بررسی کارایی و اندازهگیری خواص حرارتی ایروژلها در دمای بالا، از عملیات حرارتی و ضریب نفوذ حرارتی حائز اهمیت است. در این تحقیق به منظور افزایش پایداری ساخته میشوند و به علت محدودیتهای مربوط به ساخت، روشهای متداول اندازهگیری هدایت و نفوذ حرارتی یوش سلخ دارتی ایروژلها در دمای بالا، از عملیات حرارتی کنترل شده استفاده شده است. از آن جا که قطعات ایروژل معمولاً در ابعاد کوچک ماخته میشوند و به علت محدودیتهای مربوط به ساخت، روشهای متداول اندازهگیری هدایت و نفوذ حرارتی یعنی روش سطح دارتی ایروژلها در دمای بالا، از عملیات حرارتی کنترل شده است. از آن جا که قطعات ایروژل معمولاً در ابعاد کوچک ماخته میشوند و به علت محدودیتهای مربوط به ساخت، روشهای متداول اندازهگیری هدایت و نفوذ حرارتی یعنی روش سطح داغ گذرا^۲، شار سنج حرارتی و روش لیزرفلش به دلیل محدودیت ابعاد ایروژل و عدم امکان کنترل دقیق ابعاد، روشهای مناسی نیستند [۱۰]، به این دلیل، در این پژوهش با استفاده از مدل ریاضی و روش حل معکوس، ضریب نفوذ حرارتی ایروژلها محاسبه و نیستند (۱۰]، به این دلیل، در این پژوهش با استفاده از مدل ریاضی و روش حل معکوس، ضریب نفوذ حرارتی ایروژلها محاسبه و

۲- مدلسازی

مدل سازی با هدف محاسبه ضریب نفوذ حرارتی ایروژل ها در این قسمت ارائه می شود، فرضیات عبارتند از :

-انتقال حرارت فقط در جهت عمود بر سطح ، جهت z رخ می دهد.

-سطح مقطع ثابت است .

-واکنش شیمیایی رخ نمیدهد.

مدل ساده شده (۱) از معادله بقای انرژی به دست میآید:

$$\rho c \frac{dT}{dt} = \frac{\partial}{\partial z} \left(K \frac{\partial T}{\partial z} \right) \tag{1}$$

. در این رابطه K هدایت حرارتی، ho چگالی و c ظرفیت حرارتی است.

با توجه به استفاده از صفحه داغ برای محاسبه ضریب نفوذ حرارتی شرایط اولیه و شرایط مرزی عبارت است از :

- $T(z, 0) = T_0$ (7)
- $T(0, t) = T_{1}$ (m)
- T(h, t) = T (F)



2. Transient Plan Source

للوصقىاسى سال اول = شماره ٣ = پاييز ١٣٩٢

T دمای اولیه نمونه، _۱, ۲ دمای سطح پایین نمونه و T دمای سطح بالای نمونه است. برای اندازه گیری این دماها از تغییر دمای سطح نمونه قرار داده شده روی صفحه داغ در دمای ثابت استفاده شد. از مقاومت تماسی بین نمونه و سطح صفحه داغ صرفنظر و دمای سطح داغ و سطح پایین نمونه برابر در نظر گرفته شد. با اعمال روش حل معکوس، معادله ۳ به صورت زیر در میآید، [۱۱].

$$\frac{1}{\alpha_{eff}}\frac{\partial T}{\partial t} = \frac{\partial^2 T}{\partial z^2} \tag{(\Delta)}$$

که در این رابطه:

$$\alpha_{eff}(T) = \frac{K}{\rho c} \tag{9}$$

با اعمال شرایط مرزی در معادله ۵ و حل عددی معادله مذکور، ضریب نفوذ حرارتی محاسبه می شود.

۳-روش تجربی

در این تحقیق مونومر تترااتیل اورتوسیلیکات[\] (TEOS)، اسید اگزالیک، آمونیوم هیدروکسید (NH₄OH) و اتانول از شرکت Merck تهیه شده است.

برای بررسی ریزساختار ایروژل سیلیکایی از میکروسکوپ الکترونی روبشی Zeiss ساخت کشور آلمان استفاده شد. دستگاه گرماوزن سنجی مدل TGA/DSC 1 ساخت شرکت Mettler برای ارزیابی پایداری گرمایی و دستگاه طیف سنجی تبدیل فوریه مادون قرمز (FTIR)مدل IR100 ساخت شرکت Nicoled کشور امریکا برای تعیین پیوندهای شیمیایی به کار رفت. برای اندازهگیری چگالی، جرم نمونهها توسط ترازوی دقیق با دقت ۴ رقم اعشار و حجم آنها با اندازهگیری ابعاد توسط کولیس با دقت mm ۲۰/۰ محاسبه شد. برای خشک کردن نمونهها از محفظه فوق بحرانی ساخته شده در دانشگاه تربیت مدرس استفاده شد.کوره حرارتی برنامه پذیر مدل آذر از شر کت اکسایتون ساخت ایران، برای انجام عملیات گرمایی به کار رفت. همچنین برای اندازهگیری دمای سطح از دوربین دمانگاری FLIR سری i به کار رفت.

• روش سنتز و شکلدهی ایروژل سیلیکایی

در این پژوهش از مونومر تترا اتوکسیسیلان (Si(OC2H3)⁴) و پلیمر شدن دو مرحله ای برای تولید ژل سیلیکا استفاده شد. مرحله اول، آبکافت٬ در حضور کاتالیست اسیدی است. از اگزالیک اسید به عنوان کاتالیست اسیدی استفاده شده است:

$$Si(OC_2H_5)_4 + 4H_2O \rightarrow [Si(OH)_4] + 4C_2H_5OH$$

واکنش آبکافت در دمای C۰۰° و در مدت ۲۴ ساعت انجام شد و پس از آن با افزودن کاتالیست بازی، آمونیاک، واکنش پلیمرشدن تراکمی و فرایند ژل شدن(مرحله دوم) در داخل قالب استوانه ای به طول ۰/۵ و قطر ۲ سانتیمتر انجام شد:

$$Si(OH)_{4} + (OH)_{4}Si \rightarrow (OH)_{3}Si - O - Si(OH)_{3} + H_{2}O$$

1. TEOS 2. Hydrolysis
3

اللومقياسی الگرومقياسی المارد ۲۹۳ پاييز ۱۳۹۳

نسبت مولی به کار رفته برای مونومر:آب:الکل: اسید اگزالیک: آمونیوم عبارت است از: ۷: ۶: ۸۰۰۰۸ : ۰/۰۰.

• روش خشککردن

برای خارج کردن آب و الکل و خشک کردن ژلها از روش فوق بحرانی استفاده شد. فرایند فوق بحرانی در محفظه فشار بالا و با استفاده از دی اکسید کربن و در فشار ۸۰ بار انجام شد. شکل ۱ تصویر محفظه فشار بالا را نشان میدهد. برای خشک کردن فوق بحرانی ابتدا محفظه تا رسیدن دی اکسید کربن مایع به نقطه فوق بحرانی گرم می شود و سپس فرایند تخلیه با نرخ اندک (حدود //۶ bar/min) شروع می شود. شکل ۲ منحنی تغییرات فشار و دما با زمان را در این فرآیند نشان می دهد.



تصویر ۱: تصویر محفظه فشار بالا



شکل ۲: نمودار شرایط دما و فشار در روش خشک کردن فوق بحرانی با مایع دیاکسید کربن

• روش انجام عمليات حرارتي

در این تحقیق برای کاهش اثر تنش حرارتی، نمونههای دیسک مانند استفاده شد و برای به دست آوردن نرخ مناسب گرمادهی، نرخ های ۱ ، ۵ ، ۱ و ۲۰ درجه سانتیگراد بر دقیقه انتخاب شد. عملیات حرارتی نمونه از دمای محیط تا C^o ۸۰۰ و سپس چهار ساعت اقامت در این دما انجام شد.

• روش صفحه داغ

در این پژوهش، با اقتباس از روش مرسوم شارسنجی حرارتی به کمک صفحه داغ که برای نمونههایی با ابعاد بزرگتر از ۱۵ سانتیمتر در شرایط پایا با تعبیه ترموکوپل در قطعه، استفاده میشود، با انجام تغییراتی برای ایروژلهای سیلیکایی به کار گرفته شد.

در این روش با ایجاد تغییر دما در نمونههای با ابعاد کوچک (دیسک به قطر ۲ سانتیمتر و ضخامت ۰/۵ سانتیمتر)، شرایط مرزی مورد نیاز به عنوان ورودی برنامه رایانهای حل معادله ۶ به روش حل معکوس در شرایط گذرا، به دست میآید. بدین منظور نمونه روی صفحه داغ با امکان کنترل دما با دقت ^C ۱/۰± قرار میگیرد. از آن جا که ایروژل ها شکننده هستند و امکان تعبیه ترموکوپل در آنها وجود ندارد، برای اندازهگیری دمای سطح نمونه از روش غیر تماسی دوربین دمانگاری^۱ مادون قرمز استفاده شده است. نمونه دیسک مانند روی صفحه داغ قرار گرفته است و دور نمونه با عایق نمدی و پودر ایروژل پوشانده شده است تا انتقال حرارت به انتقال در راستای ضخامت محدود شود.

۴- نتایج و بحث

اثر نرخ گرمادهی بر پایداری ابعادی و ساختاری

نرخهای ۵، ۱۰ و ۲۰ درجه سانتیگراد بر دقیقه باعث ایجاد گرادیان دما و تنش حرارتی در نمونهها و در نتیجه فروپاشی ابعادی آنها شده است، جدول ۱. تعیین نرخ گرمادهی مناسب به طریقی که در نمونه گرادیان دمایی ایجاد نشود و مابین هر دو گام دمایی زمان مناسب برای همدما شدن نمونه وجود داشته باشد، حائز اهمیت است. در نرخ گرمادهی ۱ درجه سانتیگراد بر دقیقه، نمونهای یکپارچه، شفاف فاقد هرگونه ترک با پایداری ابعادی و ساختاری مناسب به دست آمد. از این رو نرخ گرمادهی ۱ درجه سانتیگراد بر دقیقه، نمونه ای دقیقه، نرخ بهینه است. برای مقایسه خواص ایروژل سیلیکایی گرمادیده^۲ با نمونه مرجع، مشخصهیابیهای آتی بر روی آن دو نمونه انجام شده است.

چگالی و درصد تخلخل

چگالی نمونههای خرد شده به دلیل ایجاد شکل نامنظم به روش تعیین نسبت جرم به حجم قابل اندازهگیری نیست. نتایج مربوط به چگالی نمونههای سالم در جدول ۱، درج شده است. همان طور که ملاحظه می شود در اثر عملیات حرارتی چگالی نمونه گرمادیده نسبت به نمونه مرجع، ۵۲ درصد افزایش نشان می دهد، ولی کماکان چگالی نمونه گرمادیده در محدوده قابل قبول برای ایروژل ها قرار دارد. برای تعیین درصد تخلخل از رابطه ۷ استفاده شد. در این رابطه $\rho_{\rm s}$ و $\rho_{\rm s}$ چگالی توده ایروژل و چگالی دیواره تعیین درصد تخلخل از رابطه ۷ استفاده شد. در این رابطه م

 $P = (1 - \frac{\rho_b}{\rho_s}) \times 100$

1. Thermography

(V)





شکل ظاهری	سرعت گرمایش °C /min	درصد تخلخل	چگالی g /cm³	نمونه
فاقد ترک				
SHACA ATROCAL SA SHACA ATROCAL SA SHACA ATROCAL SA SHALL ARROAD S		٨٨	۲۳۰	ايروژل۱
فاقد ترک				
SILICA AEROGEL SILICA AEROGEL SILICA AEROGEL SILICA AEROGEL SILICA AEROGEL SILICA AEROGEL SILICA AEROGEL	١	٨٢	۳۵۰	ایروژل ۲
مونه شکسته ogel Silics Aeros ogel Silics Aero ogel Silics Aero	۵	٨١	٣۶.	ایروژل ۳
نمونه شكسته برونه شكسته معرف المروم محمد المروم محمد المروم محمد المروم	۱.			ايروژل ۴
نمونه شکسته Sifica Seronal ع Sifica Acroget ع Sifica Veroget s	۲۰			ایروژل ۵

جدول ۱: مشخصه های ایروژل ها تولیدی

ريزساختار

تصاویر میکروسکوپ الکترونی روبشی (SEM) ریزساختار نانومتری نمونهها قبل (مرجع) و بعد از گرمادهی(گرمادیده) در شکل ۳ نشان داده شده است. تصاویر شبکه نانو متخلخل متشکل از دانههای کلوییدی را برای هر دو نمونه ایروژل تایید میکند. ریزساختار در نمونه گرمادیده، متراکمتر به نظر میرسد که این برداشت با کاهش درصد تخلخل محاسبه شده در جدول ۱ تطابق دارد.



شکل ۳: تصاویر SEM الف) نمونه ایروژل مرجع، ب) نمونه ایروژل گرمادیده

شکل۴ به ترتیب نتایج FTIR نمونه مرجع و نمونه گرمادیده را نشان میدهد. نمونه مرجع ایروژل سیلیکایی به دلیل وجود پیوندهای سیلانول سطحی، دارای خاصیت آبدوستی و قدرت جذب آب است. پیک پهن در حوالی ۳۴۵۰ حاصل از روی هم افتادن پیوند کششی H-O مولکولهای آب دارای پیوند هیدروژنی (H-O-H...H) و سیلانولهای سطحی دارای پیوند هیدروژنی با آب است. طیف جذبی ناحیه ۲۶۲۸-۱۶۳۸ مربوط به هیدروکسیل مولکولهای آب جذب شده است. پیک بسیار پهن و قوی و شانه پیک در ناحیه ۱۰۷۷ و پیک ناحیه ۵۹۷ و ۴۸۰ مربوط به پیوند Si-O-Si است. پیک کم انرژی ناحیه ۵۶۰ مربوط به کششهای O-Si نواقص شبکه است که این پیک در نمونه ایروژل گرمادیده از بین رفته است. همچنین این طیفها پیکهای مربوط به پیوند H-O-Si داش وجود مونومر آبکافت نشده را نشان نمیدهند، بنابراین زمان آبکافت تجربی انتخاب شده (۲۴ ساعت) مناسب بوده است.



شکل ۴: پیک FTIR نمونه ایروژل مرجع (...) و نمونه گرمادیده (-).

پایداری و کارایی حرارتی

شکل ۵ منحنیهای گرماوزن سنجی نمونه ایروژل مرجع و ایروژل گرمادیده را نشان میدهد. با توجه به منحنی نمونه مرجع، افت جرم اولیه در محدوده۳۰ تا ۲۰[°]۱۵۰ مربوط به خروج آب آزاد باقی مانده در تخلخلهای آن است. در همین منحنی، کاهش وزن در دمای بالاتر از ۲۰[°]۱۵۰ مربوط به خروج آب دارای اتصال فیزیکی با گروههای سیلانول سطحی، همچنین خروج برخی گروههای هیدروکسیل از ایروژل سیلیکایی است [۱۳]. کاهش وزن در دمای بالاتر از ۲^{°°}۲۰ مربوط به کاهش فاز فعال سیلیکا است [۱۴] در منحنی گرماوزن سنجی مربوط به نمونه گرمادیده (منحنی نقطه چین) فقط یک پله کاهش جرم در محدوده دمای محیط تا ۲^{°°}۲۰ رخ داده که مربوط به خروج آب آزاد جذب شده از محیط در ایروژل مذکور است. نکته مهم در این منحنی پایداری حرارتی ایروژل گرمادیده تا دمای ۲^{°°} ۲۰۰ است. بدین ترتیب می توان اظهار داشت که با انجام عملیات حرارتی در نرخ گرمادهی پایین، ایروژل پایداری، از نظر حرارتی و ابعادی (جدول ۱)، به دست آمده است.





شکل ۵ : منحنی گرما وزن سنجی نمونه ایروژل مرجع (–)، نمونه ایروژل گرما دیده (…).

همان طور که ذکر شد در این پژوهش، ارزیابی میزان تغییر در خواص حرارتی ایروژل، به صورت مشخص، نفوذ حرارتی آن، در اثر عملیات حرارتی کنترل شده، با استفاده از مدل ریاضی پیش بینی ضریب نفوذ حرارتی ایروژل در شرایط گذرا و آزمون صفحه داغ انجام شده است. شکل ۶ تصاویر دمانگاری اندازهگیری دمای سطح را در چهار دمای ثابت اختیاری نشان میدهد. همان طور که مشاهده میشود، همزمان با افزایش دما، تغییر رنگ سطح نمونه از رنگ تیره (سرمهای) به رنگ روشن (زرد) صورت میگیرد. لازم به یادآوری است که برای اندازهگیری ضریب نفوذ حرارتی از دمای نقطه مرکزی نمونه استفاده شده است، زیرا فرض یک بعدی انتقال حرارت در راستای ضخامت، در نقاط مرکزی ایروژل دقیق تر است. برای کم کردن خطای اندازهگیری، لازم است اطراف نمونه با عایقی قوی تر از ایروژل پوشانده شود، اما یافتن عایقی قوی تر از ایروژل دشوار است. در این تحقیق اطراف نمونه با دو لایه نمد ایروژل پوشانده شده است به نحوی که یک لایه هوا مابین آن قرار گیرد تا ضریب عایق بودن آن افزایش یابد. فضای جزیی خالی اطراف نمونه با پودر ظریف ایروژل پر شده است.



شکل ۵ : تصاویر دمانگاری مادون قرمز در چهار دمای ثابت اختیاری.



نانومقىاس

سال اول ≡ شماره۳ ≡ پاییز ۱۳۹۳

197

لالوصقىيالىل سال اول = شماره ٣ = پاييز ١٣٩٣

ثبت تصاویر بلافاصله پس از قرار گرفتن نمونه روی صفحه داغ هر دو ثانیه یکبار انجام شده، منحنی تغییر دمای سطح نمونه نسبت به زمان با استفاده از نرم افزار دمانگاری به دست آمده است، شکل۶. نمودار مربوط به ایروژل گرمادیده افزایش دم و به تبع ضریب نفوذ حرارتی را نسبت به نمونه مرجع به خوبی نشان میدهد، که انتظار می رود برنامه رایانهای مورد استفاده نیز آن را تخمین بزند.



شکل ۶: تغییر دمای سطح نمونه ا با زمان پس از قرار گرفتن روی صفحه داغ: (–) ایروژل اصلی، (– –) ایروژل گرمادیده، (۰۰۰) صفحه داغ.

با اعمال نتایج شکل ۶ به عنوان شرایط مرزی در برنامه رایانهای توسعه یافته در این گروه تحقیقاتی، ضرایب نفوذ حرارتی محاسبه شده در خصوص ایروژل مرجع و گرمادیده در جدول ۲ درج شده است، که بیانگر افزایش ۱۲ درصدی ضریب نفوذ حرارتی ایروژل گرمادیده نسبت به ایروژل مرجع است.

	C
ضریب نفوذ حرارتی(m²/s)	نمونه
1/YY×1 [~]	ايروژل سيليكايى مرجع
\/ ₩ ¥×1• ⁻	ايروژل سيليكايى گرماديده

نفوذ حرارتی.	ضريب	محاسبه	۱: نتايج	جدول٬
--------------	------	--------	----------	-------

۵- نتیجهگیری

ایروژل سیلیکایی یکپارچه، شفاف (نمونه مرجع) با پایداری ابعادی و ساختاری، در دمای پایین، به روش فوق بحرانی با موفقیت ساخته شد. عملیات حرارتی کنترل شده روی ایروژل سیلیکایی موجب افزایش پایداری حرارتی قابل توجه ایروژل حاصل(گرمادیده) در دمای بالا میشود. ایروژل گرمادیده کماکان دارای پایداری ساختاری، چگالی و درصد تخلخل در محدوده منتسب به ایروژل هاست و

1917

اللومقياس 👔

سال اول 🗉 شماره۳ 🖿 پاییز ۱۳۹۳

علیرغم افزایش ۵۰ درصدی چگالی، تنها افزایش ۱۲درصدی در ضریب نفوذ حرارتی نشان میدهد. مدلسازی یک بعدی و روش حل معکوس محاسبه ضریب نفوذ به کمک روش صفحه داغ و تصاویر دمانگاری مادون قرمز برای نمونههای با ابعاد کوچک از دقت قابل قبولی برخوردار است.

قدردانى

مراجع

نویسندگان مقاله مراتب قدردانی و تشکر خود را از دانشگاه تربیت مدرس و ستاد ویژه توسعه فناوری نانو به دلیل حمایتهای مالی از این پژوهش ابراز میدارند.

1. W. Hrubesh, Aerogel Applications. J. Non-Cryst. Solids 225(2010), 335-342.

2. P. Tsou, Silica Aerogel Captures Cosmic Dust Intact. J. Non-Cryst. Solids 186(2010), 415-427.

3. T. Mehling, I. Smirnova, U. Guenther, R. H. H. Neubert, Polysaccharide-Based Aerogels as Drug Carriers. J. Non-Cryst. Solids. 355 (2009), 2472–2479.

4. I. Smirnova, S. Suttiruengwong, W. Arlt, Feasibility Study of Hydrophilic and Hydrophobic Silica Aerogels as Drug Delivery Systems. J. Non-Cryst. Solids. 350 (2004), 54–60.

5. C.A. Garcia-Gonzalez, M. Alnaief, I. Smirnova, Polysaccharide-Based Aerogels Promising Biodegradable Carriers for Drug Delivery Systems. Carbohyd. Polym. 86 (2011), 1425–1438.

6. M. A. Aegerter, Aerogels Handbook. Advances in Sol-Gel Derived Materials and Technologies, Springer, New York, 2011.

7. M. Koebel, A. Rigacci, P. Achard, Aerogel-based thermal superinsulation: an overview. J. Sol-Gel, Sci. Techn. 63(2012), 315-39.

8. N. Hüsing, U. Schubert, Aerogels Airy Materials: Chemistry, Structure, and Properties. Angew. Chem. Int. Ed. 37 (1998), 22-45, 998. 9. K. Jesenak, L. Kuchta, P. Hudec, V.A. Fajnor, Calcination of SiO2-Aerogel in Oxidizing Atmosphere. J. Therm. Anal. Calorim. 55(1999), 773-7.

10. E. Cohen, Thermal Properties of Advanced Aerogel Insulation, PhD Thesis, Massachusset Institute of Technology, USA, 2011.

11. A.R. Bahramian, M. Kokabi, F.P. Soorbaghi, Carbon Fiber Reinforced ß-SiAlON for Ultra High Temperature Ablative Heat Shields. Int. J. Appl. Ceram. Tec. 10(2013), 203-14.

12. R. Venkateswara, S. D. Bhagat, Synthesis and Physical Properties of TEOS-based Silica Aerogels Prepared by Two Steps (acid-base) Sol-Gel Process. Solid State Sci. 6(2004), 945-52.

13. S. K. M. Meera, S. R. Murali, A. Murali, S.N. Jaisankar, A.B. Mandal, Sol-Gel Network Silica/modified Montmorillonite Clay Hybrid Nanocomposites for Hydrophobic Surface Coatings. Colloids Surfaces B 90(2012), 204-210.

14. F. Shi, L. Wang, L. Jingxiao, M. Zeng, Effect of Heat Treatment on Silica Aerogels Prepared via Ambient Drying. J. Mater. Sci. Technol. 23(2007), 402-406.

