## (یادداشت مہندسی)

# بررسی تجربی کاهش پسای اصطکاکی با استفاده از نانو پوشش ابرآبگریز در جریانهای لایهای و آشفته

منوچهر راد<sup>ر</sup>

دانشکده مهندسی مکانیک و هوافضا دانشگاه آزاد اسلامی، واحد علوم و تحقیقات

محمد طيبي رهني<sup>۲</sup>

خشایار معاون<sup>۳</sup> دانشکده مهندسی مکانیک و هوافضا دانشگاه آزاد اسلامی، واحد علوم و تحقیقات

دانشکده مهندسی مکانیک و هوافضا دانشگاه آزاد اسلامی، واحد علوم و تحقیقات و دانشگاه صنعتی شریف (تاریخ دریافت: ۹۱/۰۶/۲۹: تاریخ یذیرش: ۹۲/۰۵/۱۳)

چکیدہ

مطالعه حاضر شامل بررسی اثر نانو پوششهای ابرآب گریز بر روی ضریب پسای اصطکاکی میباشد. به منظور انجام بررسی تجربی، از دستگاه دیسک دوار به عنوان دستگاه آزمایش استفاده شده و ضریب پسای دیسک آلومینیومی دارای نانوپوشش TiO<sub>2</sub> ابرآب گریز، با ضریب پسای دیسک آلومینیومی بدون پوشش مقایسه شده است. این پوشش با استفاده از روش سل- ژل روی سطح ایجاد شده و زاویه تماسی در حدود ۱۶۰ درجه ایجاد مینماید. آزمایشها در محدوده اعداد رینولدز ۱۰<sup>۵</sup> تا ۱۰<sup>۶</sup>×۴ انجام ونتایج حاصل حاکی از حدود ۳۰٪ کاهش پسا به واسطه نانوپوشش در جریان لایهای و حدود ۵۵٪ در جریان آشفته بوده است.

واژههای کلیدی: کاهش پسای اصطکاکی، دستگاه دیسک دوار، پوشش ابر آب گریز، پوشش نانو، جریان آشفته

## Experimental Investigation of Viscous Drag Reduction, Regarding Superhydrophobic Nano-Coating in Laminar and Turbulent Flows M. Rad M. Taeibi-Rahni Kh. Moaven

Dep't. of Mech. and Aerospace Eng. Sci. and Research Branch, Islamic Azad Univ. Tehran

Eng. Dep't. of Mech. and Aerospace Eng. Dep Sci. and Research Branch, Islamic Azad Univ. Tehran and Aerospace Eng. Dep't. Sharif Univ. of Tech. (Received: 16 September, 2012; Accepted: 4 August, 2013)

Dep't. of Mech. and Aerospace Eng. Sci. and Research Branch, Islamic Azad Univ. Tehran

#### ABSTRACT

In this research, effects of superhydrophobic nano-coating on frictional drag coefficient have been investigated .A rotating disc apparatus is used as the experimental set-up to compare the frictional drag force on an aluminum disc with TiO<sub>2</sub> superhydrophobic nano-coating and a smooth coatless aluminum disc. The superhydrophobic nano-coating is prepared, using sol-gel method and is able to produce a contact angle of 160 degrees. Experiments were performed in the range of Reynolds number from  $10^5$  to  $4 \times 10^6$ . The results show about 30% drag reduction in laminar flows as well as about 15% drag reduction in turbulent flows.

Keywords: Frictional Drag Reduction, Rotating Disc Apparatus, Superhydrophobic Coating, Nano-coating, Turbulent Flow

۲- استاد: taeibi@sharif.edu

۱- استاد (نویسنده پاسخگو): m.rad@sharif.ir

۳- دانشجوی کارشناسی ارشد: khashayarmoaven@gmail.com

### فهرست علائم

%DR	درصد کاهش درگ، %
I <sub>Coated</sub>	شدت جریان دیسک دارای نانو پوشش، A
$I_{\text{No Load}}$	شدت جریان ناشی از اصطکاک، A
I <sub>Smooth</sub>	شدت جریان دیسک بدون پوشش، A
Ra	پارامتر زبری، µm
$\operatorname{Re} = \frac{\rho r^2 \omega}{\mu}$	عدد رينولدز
Rz	پارامتر زبری، µm
r	شعاع دیسک، m
Т	دما، <sup>0</sup> C

#### علائم يونانى

زاویه تماس، degree	$\theta_0$
طول نمونه برداری، mm	$\lambda_{\rm c}$
ويسكوزيته ديناميكى، N.S/m²	μ
kg/m³ چگالی	ρ
rad/sec سرعت چرخشی	ω

#### ۱– مقدمه

مصرف بالای سوخت و انتشار گازهای گلخانهای به مقدار زیاد، از جمله چالشهای مهم پیش روی اکثر کشورهای جهان در زمینه حمل و نقل و خطوط انتقال میباشد. از این رو توسعه روشهایی که موجب کاهش مصرف سوخت و کاهش انتشار گازهای آلاینده شود همواره مورد توجه بوده و سرمایهگذاریهای وسیعی در این بخش صورت گرفته است. در کشور ما نیز با توجه به میزان بالای مصرف سوخت، اتخاذ راهکارهایی برای کاهش مصرف انرژی اجتناب ناپذیر است. یکی از روشهای عملی و قابل استفاده در این جهت، کاهش نیروی پسای<sup>۱</sup> وارده به اجسام است.

درکشتیها، زیر دریاییها، انواع هواپیماها و همچنین پرههای پمپها و توربینها، پسای پوستهای درصد اصلی نیروی پسا را ایجاد میکند که این موضوع توجه زیادی را به روشهای کاهش این نیرو معطوف کرده است [۱]. علاوه بر این، کاهش پسا میتواند منجر به افزایش مسیر پیموده شده با مصرف میزان مشخصی از سوخت و سبک شدن وسایل به واسطه نیاز به سیستم رانش کوچکتر نیز شود. همچنین کاهش پسا میتواند باعث افزیش سرعت گردد که این امر میتواند در کاربردهای نظامی و دفاعی نیز مفید واقع شود.

روشهای مختلفی برای کاهش پسا مورد بررسی و استفاده قرار گرفتهاند که از جمله آنها میتوان به استفاده از زنجیرههای

بلند پلیمری [۲]، استفاده از میکروحبابها [۳]، اضافه کردن ساختارهایی مانند ریبلتها<sup>۲</sup> [۴]، ایجاد پوششهای همجهت مرکب<sup>۳</sup> [۵] و روشهای فعالی مانند دمش یا مکش در سطح [۶] اشاره نمود. یکی از روشهای مهم کاهش پسای اصطکاکی، که از جمله نوینترین روشها میباشد، استفاده از فناوری نانو در این زمینه است. با پیشرفت فناوری نانو و توسعه پوششهای ابرآبگریز در سالهای اخیر و همچنین با توجه به خواص ویژهای از قبیل کاهش پسا، جلوگیری از خوردگی، تمیز شدن خودکار، استحکام بالا و غیره، که توسط این پوششها جلب شده و پژوهشهای متعددی در زمینه استفاده از پوششهای نانو ابرآبگریز به صورت عددی و تجربی انجام گرفته است.

از جمله پژوهشهای انجام شده در این زمینه می توان به تحقیقات میلر<sup>†</sup> و همکارانش [۸–۷] اشاره نمود. آنها با الهام گرفتن از برگ نیلوفر آبی و با استفاده از تکنولوژی نانو، یک پوشش آب گریز تولید نموده و اثر این پوشش را بر روی کاهش پسا به صورت تجربی بر روی صفحه تخت و بیضی و جریان درون لوله مورد بررسی قرار دادند. در این آزمایشها اندازه گیری توزیع سرعت بر روی سطح به وسیله VI<sup>4</sup> انجام پذیرفت و مشخص شد که سرعت سیال بر روی سطح جامد نفر نبوده و در حقیقت سیال بر روی سطح از شرط مرزی عدم لغزش تبعیت نمی کند، بلکه سیال دارای مقداری لغزش بر روی

هنوچ<sup>6</sup> و همکارانش [۹] با استفاده از ساختارهای سیلیکونی، دو نوع پوشش آبگریز به نامهای نانوگرس<sup>۷</sup> و نانوبریک<sup>6</sup> را توسعه داده و اثر این پوششها را به صورت تجربی بر روی کاهش پسا بررسی نمودند. نتایج در رژیم جریان لایهای به صورت کاهش پسا تا ۵۰ درصد گزارش شده است.

روثتین<sup>۹</sup> و همکارانش [۱۱–۱۰] با ایجاد سطح آبگریز از سیلیکون، به بررسی تجربی اثر این سطح بر روی کاهش پسا در جریان آشفته درون میکروکانال پرداختند. نتایج گزارش شده توسط آنها، حاکی از کاهش افت فشار بیش از ۵۰ درصد در حالتهای خاص است. جینگ<sup>۱۰</sup> و همکارانش [۱۲] با استفاده از

2- Riblet

- 4-Miller
- 5- Particle Image Velocimetry
- 6- Henoch
- 7- Nanograss
- 8- Nanobrick9- Rothstein
- 10- Jing
  - Jing

<sup>3-</sup> Compliant Coatings

Archive of SID

روش لتیس بولتزمن<sup>۱</sup> به مطالعه عددی اثر کاهش پسای ایجاد شده به واسطه وجود دیوارههای آبگریز درون کانال پرداختند. آنها در مطالعه خود از روش جریان دوفازی استفاده کرده و افت فشار درون کانال را به زاویه تماس مربوط نمودند. آنها همچنین نشان دادند که وجود زبری بر روی سطح آبگریز، می تواند موجب ایجاد کاهش پسای بیشتری گردد اما در سطوح آبدوست، وجود زبری موجب افزایش افت فشار خواهد شد. از جمله سایر پژوهشهای قابل ذکر می توان به مطالعات اونال<sup>۲</sup> و و همکارانش [۱۳]، رکنی [۱۴]، محمدنوری و همکارش [۱۵] و استنزل<sup>۳</sup> و همکارانش [۱۶] اشاره نمود.

در تحقیق حاضر اثر نانوپوشش 2TiO ابرآبگریز بر روی ضریب پسای اصطکاکی به صورت تجربی بررسی شده است. از آنجایی که به تازگی پوششهای بر پایه TiO2 بسیار مورد توجه قرار گرفتهاند و همچنین تاکنون اثر این نوع پوشش بر روی ضریب پسا بررسی نشده، بنابراین در این مطالعه، از پوشش نانوی آبگریز بر پایه TiO2 استفاده شده است. همچنین جهت انجام آزمایشهای تجربی از دستگاه دیسک دوار با سیال آب استفاده شده است. با توجه به سرعت چرخش و شعاع دیسک مورد استفاده، محدوده رینولدز به دست آمده، جریان آشفته را نیز شامل میشود.

#### ۲- نحوه تهیه واعمال پوشش نانو

در این مطالعه، با توجه به امکانات موجود، از روش سل- ژل که یکی از موفق ترین روش ها جهت ایجاد پوشش های نانو می باشد، استفاده شده است. با توجه به بزرگ بودن ابعاد دیسک، این روش نیاز به امکانات پیچیده زیادی نداشته و بنابراین جهت انجام پوشش دهی بر روی اجسام با ابعاد بزرگ نیز روش بسیار مناسبی می باشد.

به منظور ایجاد پوشش مورد نظر بر روی سطح دیسک و چسبندگی بهتر پوشش و همچنین بهبود خواص آبگریزی، ابتدا سطح دیسک آلومینیومی سندبلاست<sup>†</sup> شده است. از آنجایی که ایجاد سطح مرتبهای با زبری در حد میکرون که به طور یکنواخت بر روی سطح پخش گردد میتواند موجب تقویت خواص آبگریزی شود، یکی از اهداف این مرحله، ایجاد این نوع زبری به کمک سندبلاست بوده است. عملیات سندبلاست با استفاده از ذرات سیلسیم با ابعاد μ۲/۰ اجرا شده است. نازل دستگاه با قطر ۳ میلیمتر انتخاب و فشار هوا بر روی ۵ بار

3- Stenzel

تنظیم شده، همچنین فاصله نازل تا دیسک آلومینیومی در حدود ۳۰ سانتیمتر تنظیم و عملیات سندبلاست انجام شده است. تصویر دیسک آلومینیومی قبل از سندبلاست در شکل ۱-الف و تصویر آن پس از سندبلاست در شکل ۱- ب مشاهده میشود. سپس، به منظور زدودن چربی و ناپاکیهای دیگر، سطح سندبلاست شده به وسیله استون کاملاً تمیز شده و در هوای آزاد قرار داده گرفته تا کاملاً خشک شود. لازم به ذکر است که شستشو به وسیله استون به منظور اطمینان از تمیزی سطح، به طور متوالی تکرار شده است.





(ب) **شکل (۱):** الف) دیسک آلومینیومی قبل از سندبلاست و ب) دیسک آلومینیومی پس از سندبلاست.

پس از آن محلول سل مورد نظر به طریقی که توضیح داده میشود تهیه گردید. مواد لازم برای تهیه سل TiO2، عبارتند از اتانول مطلق، تیتانیم بوتوکسید (4(Ti(OC4H9)) با عیار ۹۷ درصد، آب دوبار تقطیر شده و دی اتانول آمین. پس از تهیه این نسبت Ti(OC4H9)4:EtOH:H2O:NH(C2H4OH)2=14:112:2:3 با هم مخلوط میشوند، ابتدا تیتانیم بوتوکسید به صورت قطره به قطره در مقدار کافی اتانول مطلق حل کرده و به مدت یک ساعت در دمای محیط به شدت و با دور بالا (در حدود ۲,۴۰۰ دور بر دقیقه) هم زده میشود، سپس چند قطره آب دوبار تقطیر شده به سل اضافه کرده و بعد از مدتی هم زدن دی اتانول آمین به صورت قطره به قطره به سل اضافه میشود و

<sup>1-</sup> Lattice-Boltzmann Method

<sup>2-</sup> ÜNAL

<sup>4-</sup> Sand Blast



**شکل (۳):** نحوه قرارگیری قطره آب بر روی سطح دیسک بعد از اعمال (۳): نحوه قرارگیری اعمال پوشش.



**شکل(۴):**شماتیک دستگاه دیسک گردان مورد استفاده جهت انجام آزمایشها.

این دستگاه شامل یک قاب فلزی به عنوان نگهدارنده اجزا، یک موتور سه فاز ۵۰ هرتز جریان متناوب با توان ۱/۵ کیلووات، ساخت شرکت G.E.C Machines انگلستان، به منظور ایجاد گشتاور لازم جهت چرخاندن دیسک، یک مخزن آب از جنس پلاستیک که دیسک مورد آزمایش در آن قرار داده می شود، یک اینورتر مدل LS600 ساخت شرکت JAPANAUTONICS به منظور کنترل و تنظیم دور موتور، یک دور سنج ساخت شرکت JAPANOMEGA به منظور اندازه گیری دقیق سرعت چرخش دیسک و یک جریان سنج دیجیتال ساخت شرکت JAPAN OMEGA با قابلیت اندازه گیری شدت جریان در محدوده صفر تا پنج آمپر که توانایی اندازه گیری جریان گذرنده از هر کدام از سیمهای متصل به موتور را دارد و همچنین یک ولت متر دیجیتال ساخت شرکت JAPAN OMEGA به منظور اندازه گیری ولتاژ با قابلیت اندازه گیری در محدوده ۰ تا ۷۵۰ ولت است. دیسک مورد نظر برای آزمایش، با قطر ۲۲ سانتیمتر، با استفاده از یک محور به موتور متصل شده و به وسیله یک پیچ، که در داخل شیار تعبیه شده بر روی شفت موتور محکم می شود، در جای خود ثابت می شود. یس از قرار

هیچگونه ذراتی در آن مشاهده نگردد، زمانی که محلول به رنگ زرد کم رنگ شفاف در آمد، سل به مدت ۲۴ ساعت تحت عملیات پیرسازی قرار گرفته و آماده استفاده برای پوششدهی می شود. از آنجایی که به علت بزرگ بودن ابعاد دیسک مورد نظر، امکانات لازم جهت پوشش دهی با روش غوط وری و یا روش اسپینینگ وجود نداشت سل تھیے شدہ بے وسیله ایزویرویانول رقیق شد تا امکان اسیری کردن آن بر روی قطعـه ایجاد شود. سپس سل رقیق شده بر روی سطح اسپری شده و با استفاده از اسفنج، بر روی سطح کاملاً پخش شده است. پس از این مرحله، سطح قطعه با استفاده از خشککن برقی خشک شده و دوباره عملیات پوششدهی با محلول سل تکرار شده است. این عملیات به منظور به دست آوردن پوشش هایی با ضخامت مناسب ۳ مرتبه تکرار گردید و در مرحله آخر، قطعه به حال خود رها شد تا در دمای محیط کاملاً خشک شود. پس از گذشت ۲۴ ساعت از اعمال آخرین مرحله یوششدهی، پوشش ایجاد شده بر روی سطح پایدار شده و آماده انجام آزمایشهای اندازهگیری زاویه تماس میباشد. نحوه قرار گیری قطره آب بر روی سطح قبل و بعد از اعمال پوشش به ترتیب در شکل های ۲-۲ مشاهده می گردد. همان طور که در این دو شکل مشخص است، قبل از اعمال پوشش قطره آب کاملاً بر روی سطح دیسک پخش شده و آن را خیس میکند اما پس از اعمال پوشش، قطره آب جمع شده و سطح را تر نمی کند. از دیگر مزایای پوشش اعمال شده شفافیت آن میباشد که امکان كاربرد أن را در اجسام مختلف و صنايع كوناكون فراهم مے ساز د.

#### ۳- شرح دستگاه آزمایش

دستگاه مورد استفاده جهت انجام آزمایشها، یک دستگاه دیسک گردان است که در قبل نیز به منظور بررسی اثر پوشش همجهت مرکب بر روی ضریب پسا مورد استفاده قرار گرفته است [۱۷]. شماتیک این دستگاه در شکل ۴ مشاهده می شود.



**شکل (۲):** نحوه قرار گیری قطره آب بر روی سطح دیسک قبل از اعمال پوشش.

www.SID.ir

جدول میانگین ۵ بار اندازہ گیری است که با توجـه بـه بزرگـی سطح دیسک، اندازه گیری زبری بر روی سه ناحیه از سطح صورت گرفته تا یکنواختی زبری به ویژه بر روی دیسک سند بلاست شده مشخص شود. به منظور اندازه گیری زبری سطح از معیار Ra و طول نمونه برداری (λ<sub>c</sub>) برابر با ۰/۸mm استفاده شده است. معیار Ra متداول ترین و پراستفاده ترین پارامتر جهت آنالیز ساختار سطح است که درقدیم درانگلستان میانگین خط مرکزی و در آمریکا میانگین ریاضیاتی نامیده میشد [۱۸]. لازم به توضیح است که دیمانسیون متوسط زبری از جنس طول است که معمولاً بامیکرومتر یا میکرواینچ نمایش داده می شود. مقدار Ra در یک طول نمونه برداری، زبری متوسط را بیان کرده، بنابراین اثر یک قله و دره غیر یکنواخت در نتیجه نهایی تأثیر به سزایی نخواهد گذاشت. به طور مثال اگر در حین آمادهسازی قطعات سطح قطعه کار دچار خراشی شده باشد، اثر این خراش در نتیجه نهایی زبری اندازه گیری شده بسیار ناچیز خواهد بود. بنابراین Ra پارامتر مناسبی جهت ارائه شرایط زبری سطح است. علاوه بر این در جدول ۱ مقادیر زبری که با پارامتر Rz اندازه گیری شده است نیز گزارش شده است.



**شکل (۶):** مراحل انجام زبریسنجی بر روی دیسک سندبلاست شده و دیسک با سطح صاف.

جدول (۱): زبری سطح دیسک با سطح صاف و دیسک

•					
ت شده	با سطح صاف دیسک سندبلاست شده		ت با سطح م	دیسک	
	Ra(µm)	Rz(µm)		Ra(µm)	Rz(µm)
ناحيه ۱	۵/۲۷۵	۳۴/۱۵	ناحیه ۱	•/٣٢•	7/478
ناحیه ۲	۴/۹۲۸	۲۵/۹۰	ناحیه ۲	۰/۳۲۵	۲/۰۰۰
ناحيه ۳	۵/۳۰۸	۲٩/٨٣	ناحیه ۳	٠/٣٠٨	۳ ۱ / ۲

سندبلاست شده.

همان طور که ملاحظه می شود، با استفاده از سندبلاست، سطح قطعه زبر شده و به زبری با ابعاد میکرون، که به منظور ایجاد سطح مرتبهای مورد نظر بوده است، رسیده است. همچنین سطح دیسک صاف، دارای زبری به مراتب کمتری گرفتن دیسک در عمق مناسب از آب، موتور روشن شده و دیسک شروع به چرخیدن میکند. با تنظیم اینورتر و خواندن دور از روی دورسنج میتوان به سرعت چرخشی مورد نظر دست یافت. تغییر سرعت چرخش موجب تغییر عدد رینولدز جریان میشود. ابعاد مخزن دستگاه طوری انتخاب شده که دیسک به مقدار کافی از کف مخزن و دیوارههای آن فاصله داشته باشد تا اثرات دیوارهها بر جریان روی دیسک وارد نشود. همچنین دیسک در عمق مناسبی از آب قرار داده میشود تا فاصله کافی از سطح آب داشته باشد و اثرات سطح تماس مشترک آب و هوا خنثی گردیده و عدد بدون بعد فرود بر جریان و ضریب پسا تأثیری نداشته باشد. تصویر دستگاه آزمایش در شکل **۵** نشان داده شده است.



**شکل (۵):** تصویر دستگاه دیسک گردان مورد استفاده جهت انجام آزمایشها.

۴- نتایج آزمایشهای انجام شده و تحلیل آنها

به منظور انجام آزمایشها از دودیسک استفاده شده است. دیسک اول با سطح دارای نانوپوشش ابرآب گریز و دیسک دوم با سطح صاف و بدون پوشش از جنس آاومینیوم که به عنوان دیسک مرجع استفاده شده است. به منظور انجام آزمایشها، ابتدا زبری سطح دیسک سندبلاست شده و دیسک با سطح صاف اندازه گیری شده است. مراحل انجام این کار به این ترتیب صاف اندازه گیری شده است. مراحل انجام این کار به این ترتیب داده می شود و با استفاده از پیچ تنظیم دستگاه، پراب به طور داده می شود و با استفاده از پیچ تنظیم دستگاه، پراب به طور دقیق در تماس با سطح دیسک و بدون اعمال هیچ فشاری بر روی سطح ثابت می گردد. در شکل ۶ مراحل انجام اندازه گیری نشان داده شده است.

همچنین، نتایج حاصل از اندازه گیری زبری سطح بر روی دیسکها در جدول ۱ ارائه شده است. مقادیر ارائه شده در این

بوده که نشان از صافی مناسب این سطح دارد. به منظور بررسی میزان آب گریزی سطح و موفقیت پوشش اعمالی، زاویـه تمـاس استاتیکی قطره آب و سطح پوشش داده شده اندازه گیری شـده است. زاویه تماس به عنوان زاویهای مشخص میشـود کـه بـین سطح جسم و خط مماسی که از محل تماس مایع-گاز به سمت مرز سـه فـاز رسم شـده، بـه وجـود آمـده و از سـمت قطـره اندازه گیری می شود. شماتیک این زاویه در شکل ۷ نشـان داده شده است.



اگر مقدار این زاویه از ۹۰ درجه کوچکتر باشد، سطح آبدوست و اگر مقدار این زاویه بزرگتر از ۹۰ درجه باشد، سطح آب گریز است. در صورتی که مقدار این زاویه از ۱۵۰ درجه بزرگتر باشد، به سطح ابرآبگریز گفته میشود. در تحقیق حاضر با استفاده از یک دوربین با قابلیت عکسبرداری از اشیاء بسیار نزدیک و با استفاده از نرمافزار پردازش تصویر، زاویه تماس تعیین شده است. طریقه انجام این کار بدین ترتیب است که ابتدا چند قطره با حجم ۱/۳ میلیلیتر بر روی نقاط مختلفی از سطح به آرامی و با دقت بسیار قرار داده میشود و پس از عکسبرداری از قطرات با زاویه مناسب، عکس ها به نرمافزار پردازشگر منتقل و خطوط مماس بر قطره و سطح به دقت رسم می شود. سپس زاویه تماس قطره با سطح تعیین می گردد. در شکل ۸ تصویر قطره روی سطح و زاویه تماس اندازه گیری شده متناظر با آن مشاهده می گردد. همانطور که در این شکل مشخص است، زاویه تماس قطره و سطح در حدود ۱۵۷ تا ۱۶۰ درجه است.



**شکل (۸**): اندازه *گ*یری زاویه تماس بر روی سطح دیسک پوشش داده شده.

برای انجام تستهای دیسک گردان به منظور اندازه گیری مقدار کاهش پسا، ابتدا مخزن دستگاه تا ارتفاع مناسب به وسیله آب مقطر پر شده و سپس دمای آب به وسیله ترمومتر دیجیتال اندازه گیری شده است. با استفاده از جدولهای خواص آب [۱۹]، لزجت و چگالی آب متناظر با این دما به دست آمده و در جدول ۲ نمایش داده شده است.

جدول (۲): دمای اندازه گیری شده و خواص آب متناظر آن.

دما (T) (°C) دما	(ρ) (kg/m <sup>3</sup> ) چگالی	لزجت دینامیک (µ) (N.S/m <sup>2</sup> )
Y V/Y	٩ <i>٩۶</i> /۵	•/•••A۵

از این خواص به منظور محاسبه عدد رینولدز استفاده شده است. عدد رینولدز از رابطه (۱) محاسبه می شود [۲۰].

Re =  $\frac{\rho r^2 \omega}{\mu}$  (1) از آنجایی که عددی که نمایشگر اینورتر دستگاه دیسک گردان نمایش میدهد بیانگر دور گردش دستگاه نبوده وتنها نسبت مستقیم با دور گردش دارد، ابتدا میبایست عدد روی اینورتر را تغییر داده و سپس با اندازه گیری دور به وسیله سنسور دورسنج ارتباط بین این دو عدد را به دست آورد. دور گردش دستگاه جهت محاسبه سرعت خطی و عدد رینولدز اهمیت دارد. نمودار مربوط به دور گردش و عدد روی نمایشگر اینورتر در شکل **۹** نمایش داده شده است. در جدول **۳** نیز اعداد مربوط به دور دستگاه و عدد متناظر آن بر روی اینورتر و همچنین عدد رینولدز متناظر با آنها، ارائه شده است. همان طور که مشاهده میشود عدد نشان داده شده توسط دستگاه و دور گردش به میشود عدد نشان داده شده توسط دستگاه و دور گردش به



سپس، یک بار دیسک بدون پوشش و یک بار دیسک دارای نانوپوشش ابرآبگریز در سرعتهای مورد نظـر در مخـزن آب

گردانده شده و جریان هر سه سیم متصل به موتور به دقت اندازه گیری شده است. از آنجایی که شدت جریان موتور با مقدار گشتاور موتور نسبت مستقیم داشته و گشتاور نیز به طور مستقیم با نیروی پسای اصطکاکی اعمالی بر روی سطح دیسک متناسب است، از این اندازه گیری میتوان جهت محاسبه مقدار کاهش پسا استفاده نمود. به منظور به دست آوردن شدت جريان ايجاد شده به واسطه اصطكاك قطعات موتور، يكبار موتور بدون بار نیـز در همـان سـرعتهـای قبلـی بـه چـرخش درآمده و شدت جریان هر سه سیم نیز که ناشی از اصطکاک قطعات موتور بود اندازه گیری گردید. از آنجایی که بارگذاری بر روی موتور به صورت متقارن انجام شده، جریان اندازه گیری شده بر روی سه سیم با یک دیگر اختلاف ناچیزی دارند. به منظور بهتر شدن امکان مقایسه، در نهایت جریان میانگین گذرنده از سه سیم به عنوان جریان مورد مقایسه گزارش شده است. به منظور دقت بهتر و حصول اطمینان از اندازه گیریهای انجام شده، آزمایشها برای هر مرحله و در هر سرعت چرخش دیسک سه بار تکرار شده و اعداد گزارش شده در جدول ۴ متوسط این سه بار اندازه گیری می باشند.

جدول (۳): عدد رینولدز و دور گردش متناظر عدد روی نمایشگر اینور تر.

عدد روی نمایشگر	دور چرخش دیسک	$R_{0} = \frac{\rho r^{2} \omega}{\omega}$	
اينورتر	(rpm)	$\mu$	
۴	۱۱۲/۶	$1/V\Delta E + \cdot \Delta$	
۶	177/4	$\tau$ / 84 $\mathrm{E}$ + .0	
٨	738/7	$r/\Delta t E + \cdot \Delta$	
١٢	۳۵۳/۹	$\Delta$ / YPE + $\cdot \Delta$	
18	۴٧٠/λ	۶/ ۹۹E + ۰۵	
١٨	549/4	V/ LFE + 10	
77	۶۴۴/۸	9/ dre + + 0	
75	۷۵۷/۴	۱/ ۱۳E + ۰۶	
٣٠	٨۶٩/٨	۱/ ۲۹E + ۰۶	
٣۴	1 • 1 •	$1/2 \cdot E + \cdot 2$	
۳۸	115.	$1/ PAE + \cdot P$	
۴۲	1747	$1/\lambda \Delta E + \cdot P$	
۴۴/۵	١٣٢۵	$\sqrt{2}$	

همچنین، نمودار شدت جریان بر حسب عـدد رینولـدز نیـز برای دیسک مرجع و دیسک دارای پوشش نـانو ابـرآبگریـز در شکل ۱۰ نشان داده شده است. برای رسم این نمودار ابتدا اعداد متناظر بـا شـدت جریـان موتـور بـدون بـار، از مقـادیر شـدت جریانهای اندازهگیری شده بـرای دیسـک بـدون پوشـش و بـا

www.SID.ir

Archive of SID

پوشش نانو کم شده تا عدد نمایش داده شده در نمودار تنها به واسطه گشتاور دیسک و به تبع آن پسای اصطکاکی روی سطح دیسک باشد. مقدار عدم قطعیت مقادیر نشان داده شده در این شکل برابر ۱/۵ درصد است.

**جدول (۴):** مقادیر شدت جریان اندازه گیری شده برای هر دیسک در اعداد رینولد: مختلف.

	, , .,	<b>,</b>	
$\operatorname{Re} = \frac{\rho r^2 \omega}{\mu}$	شدت جریان متناظر با دیسک بدون پوشش(A)	شدت جریان متناظر با دیسک با پوشش نانو(A)	شدت جریان موتور بدون بار(A)
$1/V\Delta E + \cdot \Delta$	•/77•	٠/١٩٠	٠/١١٩
r/ 84E + • d	۰/۱۹۵	۰/۱۷۶	•/• <b>.</b>
$r/$ and $E + \cdot a$	۰/۱۵۰	۰/۱۳۶	•/•٣٨
d/ tf $E + \cdot d$	•/١٣٣	•/١١٨	•/• 17
۶/ ۹۹E + ۰۵	•/14•	•/١٢٣	•/• \ •
$\textrm{V/AFE}+ \boldsymbol{\cdot} \textrm{D}$	•/15٣	۰/۱۳۵	•/• \ \
9/ dr $E + \cdot a$	•/\Y•	۰/۱۵۵	•/• \ \
۱/ ۱۳E + ۰۶	٠/١٩٨	•/١٨١	•/• \ \
۱/ ۲۹E + ۰۶	•/٢١٠	•/٢••	•/• \ \
$\sqrt{\Delta \cdot E} + \cdot \gamma$	•/٣٣٨	•/778	•/• \ •
$1/A\Delta E + \cdot 9$	٠/٢٨٩	۰/۲۸·	•/• \ •



**شکل (۱۰):** شدت جریان الکتریکی بر حسب عدد رینولدز برای دیسک بدون پوشش و با پوشش نانو.

همانطور که در این شکل مشاهده می شود، شدت جریان که نسبت مستقیم با گشتاور و به تبع آن نیروی پسای اصطکاکی وارد شده به دیسک دارد، در دیسک دارای پوشش نانو کمتر از شدت جریان برای دیسک با سطح صاف بدون پوشش است. به منظور به دست آوردن مقدار کاهش پسای پوشش است. به منظور به دست آوردن مقدار کاهش پسای متناظر با هر عدد رینولدز از رابطه (۲) استفاده شده است.  $MDR = 100 \times \frac{I_{Smooth} - I_{Coated}}{I_{Smooth} - I_{NoLoad}}$ 

در این رابطه، I<sub>Smooth</sub> شدت جریان موتور در حالت دیسک با

سطح صاف، I<sub>Coated</sub> شدت جریان موتور در حالت دیسک دارای پوشش نانو، I<sub>No Load</sub> شدت جریان موتور در حالت بـدون بـار و DR% درصد کاهش پسا میباشد.

مقدار کاهش پسا در اعداد رینولدز مختلف در جدول ۵ نمایش داده شده و همچنین نمودار کاهش پسا بر حسب عدد رینولدز در شکل ۱۱ مشاهده میشود. مقدار عدم قطعیت مقادیر نشان داده شده در این شکل برابر ۳ درصد میباشد.

**جدول (۵):** درصد کاهش پسا بر حسب عدد رینولدز و مقادیر

شدت جریان خالص مربوط به هر دیسک.				
$Re = \frac{\rho r^2 \omega}{\mu}$	I <sub>Coated</sub> — I <sub>NoLoad</sub>	I <sub>Smooth</sub> — I <sub>NoLoad</sub>	%DR	
$1/V \Delta E + \cdot \Delta$	•/•Y1	•/\• \	۲٩/۷۵	
$r/9rE + \cdot 2$	٠/٠٨٩	•/١•٨	۱۷/۰۰	
$\tau/\operatorname{dn} E + \cdot \mathrm{d}$	٠/٠٩٨	•/117	11/98	
d/ tf $E + \cdot d$	۰/۱۰۶	•/١٢١	17/88	
۶/ ۹۹E + ۰۵	•/117	•/١٣•	۱۲/۹۰	
V/ Lg $+$ - D	•/١٢٣	•/147	۱۲/۹۵	
9/ dr $E + \cdot d$	•/14٣	٠/١۵٩	٩/۴۶	
۱/ ۱۳E + ۰۶	•/١٧•	•/1AY	٨/٩١	
۱/ ۲۹E + ۶	•/\\\	•/١٩٩	۵/۰۳	
$1/\Delta \cdot E + \cdot 9$	•/514	•/778	۴/۳۹	
$1/\lambda \Delta E + \cdot P$	۰/۲۶۹	•/779	٣/۴٢	



**شکل (۱۱):** مقدار کاهش پسا بر حسب عدد رینولدز.

لازم به ذکر است که در جریان بر روی دیسک دوار مورد آزمایش، جریان همواره به صورت مخلوطی از جریان آشفته و جریان لایهای میباشد. با بالا رفتن سرعت چرخش دیسک و عدد رینولدز، از گستره ناحیه جریان لایهای کاسته شده و به ناحیه جریان آشفته افزوده میشود. بنابراین میتوان گفت در رینولدرزهای بالاتر، سهم جریان آشفته به مراتب بیشتر از سهم جریان لایهای در به وجود آوردن نیروی پسا است.

همانطور کـه در تحقیقـات پیشـین نیـز ذکـر شـده، اثـر مستقیم آبگریزی در دینامیک سیالات، لغزش سـیال بـر روی www.SID.ir

سطح جامد آبگریز بوده و این حالت مشابه عبور سیال بر روی سیال است [۷، ۸ و ۱۵]. علت کاهش پسا و ایجاد لغزش به هنگام استفاده از سطوح آبگریز را می توان به دام افتادن هوا در حفرههای بسیار ریز روی سطح دانست. از آنجایی که لزجت هوا بسیار کمتر از آب میباشد. در حقیقت میتوان گفت که سیال در بعضی از نقاط بسیار ریز روی سطح با هوا در تماس بوده که این امر موجب لغزش سیال بر روی سطح و کاهش گرادیان سرعت شده و بنابراین پسا کاهش میابد. همچنین تماس آب با هوا در بخشی از سطح منجر به کاهش سطح تماس می شود که این امر نیز می تواند دلیل کاهش پسای اصطکاکی باشد. از آنجایی که با افزایش عدد رینولدز و گذار از جریان لایهای به جریان آشفته سهم دیفیوژن مولکولی کم شده و سهم پخش آشفتگی افزایش می یابد و همچنین با توجه به اینکه در جریان آشفته گرادیانهای تنش برشی و سرعت در نزدیکی دیواره بسیار شدیدتر از جریان لایهای است، این موضوع می تواند منجر به خروج بخشی از هوای به دام افتاده روی سطح شده و در نتیجه آن مقدار لغزش سیال روی سطح کاهش می یابد. این موضوع منجر خواهد شد تا مقدار کاهش یسا در جریان لایهای به مراتب بیشتر از مقدار کاهش یسا در جریان آشفته باشد، بنابراین با توجه به این موارد میتوان روند کاهشی مقدار کاهش پسا با افزایش عدد رینولدز را توجیح نمود. هرچه توانایی سطح در به دام انداختن هوا و نگه داشتن آن بیشتر باشد، مقدار کاهش پسا نیز بیشتر خواهد بود. در جریان آشفته، ساختارهای آشفتگی و به ویژه گردابههای نزدیک دیواره و در جریان، ضعیف شده که این موضوع علت کاهش درگ در رژیم جریان آشفته است. اما توجه به این نکته ضروری است که طول لغزش میبایست از مقدار مشخصی بیشتر باشد تا اثر محسوسی بر جریان آشفته داشته باشد. همان طور که پیش از این نیز بیان شد، طول لغزش با مقدار هوای محبوس شده در سطح و میزان توانایی آن سطح در نگه داشتن هوای به دام افتاده و یا به عبارت دیگر میزان آبگریزی سطح و ماندگاری این آبگریزی در شرایط مختلف نسبت مستقیم دارد. در پوشش تولید شده در این مطالعه، احتمالاً با افزایش رینولدز مقدار هوای محبوس شده در پوشش کم شده و پوشش توانایی ایجاد طول لغزش بسیار مؤثری را ندارد و به همین علت نیز مقدار کاهش پسا در جریان آشفته کم است. مقدار آب گریزی سطح و توانایی آن در به دام انداختن هوا را می توان با معیاری مانند زاویه تماس بیان نمود. زبری سطح یکی از عوامل مؤثر در جهت افزایش مقدار آب گریزی است، زیرا امكان به دام افتادن هوا بر روى سطح را افزايش مىدهد. البته

- بررسی تجربی کاهش پسای اصطکاکی با استفاده از ... (یاداشت مهندسی)
- Balasubramanian, A.K., Millera, C., and Rediniotis, O.K. "Microstructured Hydrophobic Skin for Hydrodynamic Drag Reduction", AIAA J., Vol. 42, No. 2, pp. 411-414, 2003.
- Balasubramanian, A.K., Miller, A.C., Lance, T., and Rediniotis, O.K. "Biomimetic Nanostructure Skin for Hydrodynamic Drag Reduction", AIAA 41st Aerospace Science Meeting and Exhibit, 2003.
- Henoch, C., Krupenkin, T.N., Kolodner, P., Taylor, J.A., Hodes, M.S., Lyons, A.M., Peguero C., and Breuer, K. "Turbulent Drag Reduction, Using Superhydrophobic Surfaces", the 3rd AIAA Flow Control Conf., 2006.
- Rothstein, J.P., Ou, J., and Perot, B., "Laminar Drag Reduction in Microchannels, Using Ultrahydrophobic Surfaces", Physics of Fluids, Vol. 16, No. 12, pp. 4635-4643, 2004.
- Rothstein, J.P., Daniello, R.J., and Waterhouse, N.E. "Drag Reduction in Turbulent Flows over Superhydrophobic Surfaces", Physics of Fluids, Vol. 21, No. 8, pp. 1-9, 2009.
- Cui, J., Li, W., and Lam, W. "Numerical Investigation on Drag Reduction with Superhydrophobic Surfaces by Lattice-Boltzmann Method", Computers and Mathematics with Applications, Vol. 61, No. 12, pp. 3678-3689, 2011.
- 13. Ünal, B., Ünal U.O., Politis, G., Sampson, R., and Atlar, M. "Boundary Layer and Surface Roughness Measurements of Nanostructured Anti-Fouling Coatings on Flat Plates", Int. Conf. on Ship Drag Reduction (SMOOTH-Ships), 2010.
- 14. Rokni, S. "Measurment and Calculation of Skin Friction Drag Coefficient on a Nano-Coated Flat Plate", M.Sc. Thesis, Islamic Azad Univ. South Tehran Branch, 2010 (In Persian).
- Noori, N.M. and Mofidi, A. "Large Eddy Simulation of Turbulent Flow over Hydrophobic Surfaces", Aerospace Mech. J., Vol. 7, No. 4, pp. 77-86, 2011 (In Persian).
- 16. Stenzel, V., Wilkea, Y., and Hage, W. "Drag-Reducing Paints for the Reduction of Fuel Consumption in Aviation and Shipping", Progress in Organic Coatings, Vol. 70, No.4, pp. 224-229, 2011.
- 17. Fakhar, A. and Rad, M. "Ships and Submarines Drag Reduction by Means of Compliant Coating", the 5<sup>th</sup> Iran Hydrualics Conf., 2005.
- 18. Moaven, Kh. "Experimental Evaluations and Numerical Analysis of Flow in Variation of Friction Drag Coefficient at Reynolds Numbers Range Of  $10^5$ to  $4 \times 10^6$  and Effects of Nano-Coating on Different Surfaces", M.Sc. Thesis, Islamic Azad Univ., Sci. and Research Branch, 2012 (In Persian).
- Cengel, Y.A. and Cimbala, J.M. "Fluid Mechanics: Fundumentals and Applications", Mcgraw Hill, New York, 2006.
- 20. Schlichting, H. and Gersten, K. "Boundary Layer Theory", Springer, Berlin, 8<sup>th</sup> Ed., 2000.

این زبریها نباید دارای ابعاد بسیار بزرگ باشند زیرا میتوانند خود موجب افزایش پسا شوند، بنابراین ابعاد زبریها در حدود میکرو و با توزیع یکنواخت بسیار مطلوب است.

## ۵- نتیجهگیری

نانو پوشش آب گریـز بـر پایـه TiO<sub>2</sub> بـا موفقیـت و بـه روش سل- ژل بر روی سطح دیسک از جنس آلومینیوم نشانده شد. به منظور به دام افتادن بهتر هوا بر روی سطح و ایجـاد کـاهش پسای بیشتر، سطح با ساختار مرتبه ای میکـرو/نـانو ایجـاد شـد. زبری میکرو به وسیله سندبلاست بر روی سـطح ایجـاد شـده و پوشش نانو بر روی آن موجب ایجاد زاویه تماس قطره و سـطح آلومینیوم در حدود ۱۶۰ درجه شـده است کـه نشـان دهنـده کارایی پوشش اعمالی است. زاویه تماس سطح سندبلاست شده آلومینیوم بدون پوشش تقریباً صفر درجه است که نشان دهنده زیویوشش ابر آب گریـز ایجـاد شـده در کـاهش ضـریب پسـای انوپوشش ابر آب گریـز ایجـاد شـده در کـاهش ضـریب پسای رینولدز <sup>۵</sup>۰۱ تا <sup>۱</sup>۰۲×۴ بررسی شد. نتایج حاکی از کاهش پسـا در حدود ۴ الی ۱۵ درصد در جریان لایه ای و گاهش پسا در حدود ۴ الی ۱۵ درصد در جریان آشفته بودند.

#### 8- مراجع

- Samaha, M.A., Vahedi Tafreshi, H., and Gad-El-Hak, M. "Superhydrophobic Surfaces: from the Lotus Leaf to the Submarine", Comptes Rendus Mecanique, Vol. 340, No. 1, pp. 18-34, 2012.
- Zhang, K., Choi, H.J., and Jang, Ch.H. "Turbulent Drag Reduction Characteristics of Poly (Acrylamide-Co-Acrylic Acid) in a Rotating Disk Apparatus", Colloid Polymer Science, Vol. 289, No's. 17-18, pp.1821-1827, 2011.
- Deutsch, S., Moeny, M., Fontaine, A.A. and Petrie, H., "Microbubble Drag Reduction in Rough Walled Turbulent Boundary Layers with Comparison Against Polymer Drag Reduction", Experiments in Fluids, Vol. 37, No. 5, pp. 731-744, 2004.
- 4. Gruneberger, R. and Hage, W. "Drag Characteristics of Longitudinal and Transverse Riblets at Low Dimensionless Spacings", Experiments in Fluids, Vol. 50, No. 2, pp. 363-373, 2011.
- Carpenter, P.W. "Recent Progress in the Use of Compliant Walls for Laminar Flow Control", Progress in Industrial Mathematics, Vol. 12, pp. 178-187, 2008.
- Segawa, T., Mizunuma, H., Murakami, K., Li, F.C., and Yoshida, H. "Turbulent Drag Reduction by Means of Alternating Suction and Blowing Jets", Fluid Dynamics Research, Vol. 39, No. 7, pp. 552-568, 2007.