# بررسی پسای اصطکاکی در سکان مدل مجہز به میکروریبلت دندانهای با مقطع NACA0025 با استفادہ از شبیہسازی عددی

غلامرضا صالحی'، پویان ادیبی'، سعید نیازی"\*، طالب زارعی ٔ

۱ – دانشجوی دکترای دانشگاه هرمزگان ۲ و ۳ – استادیار گروه مهندسی مکانیک دانشکده فنی و مهندسی، دانشگاه هرمزگان ۴ – دانشیار گروه مهندسی مکانیک دانشکده فنی و مهندسی، دانشگاه هرمزگان

#### چکیدہ:

بحران انرژی و آلودگیهای زیستمحیطی از چالشهای مهمی است که بشر در عصر حاضر با آن روبرو است. کاهش سوختهای فسیلی نیز اهمیت اندیشیدن چارهای برای این چالشها را دوچندان مینماید. یکی از راههای کاهش مصرف انرژی، شناخت نیرویهای مقاوم و یافتن راههایی برای غلبه بر آنها است. کاهش نیروی پسا میتواند به کاهش مصرف سوخت و افزایش سرعت کاربری منجر گردد. در صنعت حملونقل دریایی و جابجایی شناورها در دریا که بیش از ۹۰ درصد حملونقل جهان را شامل می گردد؛ مقابله با نیروی مقاومی که بر شناورها در دریا که بیش از ۹۰ درصد حملونقل جهان را شامل می گردد؛ مقابله با نیروی مقاومی که بر شناورها و متعلقات آن از سوی آب وارد میشود؛ بسیار ضرورت دارد. یکی از موارد مهمی که در طراحی شناور باید مدنظر قرار گیرد بررسی وضعیت کاهش پسا در متعلقات است که کمتر مورد توجه محققان مهمی که در طراحی شناور باید مدنظر قرار گیرد بررسی وضعیت کاهش پسا در متعلقات است که کمتر مورد توجه محققان موی آب وارد می گردد؛ مقابله با نیروی مقاومی که بر شناورها و متعلقات آن از سوی آب وارد میشود؛ بسیار ضرورت دارد. یکی از موارد مهمی که در طراحی شناور باید مدنظر قرار گیرد بررسی وضعیت کاهش پسا در متعلقات است که کمتر مورد توجه محققان مهمی که در طراحی شناور باید مدنظر قرار گیرد بررسی وضعیت کاهش پسا در متعلقات است که کمتر مورد توجه محققان موی آب به سکان از متعلقات زیرآبی در انواع شناورهای دریایی است. در این پژوهش به مطالعه کاهش نیروی پسای وارد از سوی آب به سکان پرداخته میشود. مطالعه موردی بر روی سکانی با مقطع NACA0025 انجام شدهاست. ریبلتها در چند نسبت مختلف بر روی هیدروفویل سکان ایجاد و نیروی پسای اعمال شده با استفاده از شبیه سازی عددی در نرمافزار استرسی میام محاسبه گردیده است. نتایج نشان میدهد که در نسبت ارتفاع ریبلت صد میکرون و فاصله دویست میکرون، استرسی می مرد می می در نسبت ارتفاع ریبلت می مینون و فاصله دویست میکرون، استرسی میزان کاهش پسا به اندازه ۱۲/۵ درصد مشاهده میشود.

#### واژەھاي كليدى:

ريبلت، پسا، نيروى مقاومت، هيدروفويل، ميكروريبلت.

# Investigating the Effect of Riblets on Frictional Drag Reduction on a Rudder Hydrofoil: A Numerical Simulation

**Gholamreza salehi<sup>1</sup>, Pouyan Adibi<sup>2</sup>, Saeid niazi<sup>3</sup>, Taleb zarei<sup>4</sup>** 1,2,3,4 Department of Mechanical Engineering, Hormozgan university, bandar abbas, Iran

#### Abstract:

The energy and environmental crisis pose significant challenges to humanity, necessitating solutions to reduce energy consumption. In the marine transportation industry, where over 90% of global transportation occurs, addressing resistance forces acting on vessels and their components in water is crucial for efficient design. The rudder, an essential underwater accessory in marine vessels, plays a vital role in drag reduction, leading to improved fuel efficiency and performance. This research focuses on investigating the reduction of drag force exerted by water on a rudder with NACA0025 section. Riblets of varying dimensions are implemented on the rudder hydrofoil, and the resulting drag force is calculated using simulation in STAR CCM software. The findings reveal that a riblet height of 100 microns and a distance of 200 microns yield the maximum drag reduction of 12.5%.

#### **Keywords:**

Riblet, Drag, Resistance Force, Hydrofoil, Microriblet.

سال ۲۴/ شمـاره ۶۶/ بهار و تابسـتان۲۰۹ ا

۱– مقدمه

کاربرد شـناورهای تندرو بسـیار متداول شـده اسـت. استفاده از این نوع شناور در زمینههای تفریحی، نظارتی و حتی نظامی باعث شده تقا ضا برای طراحی، ساخت و به دنبال آن دستیابی به سرعتهای بالاتر افزایش چشمگیری داشته باشد. تاکنون پژوهشهای فراوان و معتبری در دنیا و همچنین تو سط محققان داخلی بر روی انواع شناورهای تندرو صورت پذیرفته است.[۱–۷]. با توجه به بحرانهایی مانند آلودگی هوا، کاهش ذخایر سـوختهای فسـیلی، فزینههای بالای تولید، جابجایی و مصـرف سـوخت که در دنیا وجود دارد تحقیقات بسیاری برای به حداقل ر ساندن این بحرانها صورت پذیرفته است [۸–۱۲].

از دیرباز ارجاع به طبیعت برای حل چالشهای بشری در جوامع اولیه مرسوم بوده و در جوامع مدرن نیز محققین برای حل چالشهای پیچیده در صنایع به سراغ عوامل طبيعتى رفته و با الهام از رو شي كه طبيعت اين مشكلات را حل یا تعدیل نموده به دنبال راهکاری برای فائق آمدن بر چالشهای صــنعتی هســتند. یکی از چالشهایی که در صنایع هوایی و دریایی عامل مصرف سوخت است نیروی پسای وارده از طرف سیال به اجزای مختلف متحرکهای دریایی و هوایی است. تحقیقات روزافزونی در این خصوص انجام گردیده است [۱۲-۱۳]. روشهای کاهش پسا در صنايع پيشرفته به دود سته عمده فعال و غيرفعال تقسيم می گردند [۱۴]. به روش هایی که نیاز به مصرف انرژی جداگانه دارند مانند پاشـش گاز یا حباب، در لایهمرزی یا قسمتی از بدنه، گرم کردن یا سرد کردن بخشی از دیواره تماس جسم متحرک با سیال، ایجاد مکش در قسمتی از دیواره مشترک با سیال [۱۵–۱۷]، روشهای فعال یا اکتیو و همچنین روشهایی که نیاز به مصرف جداگانه انرژی ندا شته و با تغییرات کلی در شکل یا فرم بدنه یا ا ستفاده از ابزار و روش خاص، عامل کاهش پسا می گردند مانند استفاده از ريبلتها، سطوح آب گريز و سطوح نرم و انعطاف پذیر، روش های غیرفعال یا پاسیو می گویند [۱۸-۲۲]. از آنجاکه موضوع کاهش نیروی پسا توسط ریبلت از موضوعات جاری در تحقیقات پژوهشگران است [۲۳-۲۸]، طبیعی ا ست برای یافتن راههای جدید از روش مهند سی معكوس و با الهام از طبيعت مانند ساير چالشها استفاده گردد [۲۹–۴۱]. برر سی یو ست کو سهماهیهای سریع و مکانیزم شیارها، برآمدگیها و فرورفتگیهای روی آن باعث

الهام محققان برای استفاده از این ساختار جهت کاهش نیروی پسا در هیدرودینامیک و آیرودینامیک بوده است [۴۲]. در شکل (۲) نمونه هایی از کاربرد ریبلت ها در صنایع مختلف مشاهده می شود [۴۳].

در شکل (۳) نیز و ضعیت برآمدگیها و فرورفتگیهای روی سطح پوست کوسه که درواقع نقش شیار (ریبلت) را دارند به همراه راستای جریان مشخص گردیده است [۴۴]. شکل (۴) نیز مکمل تصویر واقعی است [۴۵]. در شکل (۵) نیز وضعیت قرارگیری ریبلتها همراه با مقیاس فاصله و ابعاد ارائه گردیده است [۴۶].



شکل ۱- برخی روشهای غیرفعال کاهش پسا [۴۲]



شکل ۲- استفاده از ریبلت در صنایع مختلف [۴۳]



شکل ۳- وضعیت ریبلت روی پوست کوسه [۴۶]







شکل ۵- نحوه قرار گرفتن ریبلت روی پوست ماهی [۴۶] ريبلتها فرمها و مدلهاى مختلفى دارند بهنحوى كه هم مدل ریبلت و هم نحوه قرارگیری و آرایش آن ها در کنارهم، در کاهش پسا مؤثر است. در شکل (۶) نمونههای اصلی که رایج است نشان دادهشده است.



شکل ۶- مدل ریبلتهای مرسوم در تحقیقات [۴۶] بیان شد علاوه بر شکل ریبلتها، نحوه قرارگیری آنها نیز در میزان کاهش پسا مؤثراست. نحوه قرار گیری ريبلتها مي تواند هم به صورت ممتد و هم به صورت بخشبخش ایجاد گردد که در آرایشهای پشت سرهم و غیر پشت سرهم قرار می گیرد. در شکلهای (۷) تا (۱۱)



سال ۲۲′ شماره ۲۶′ بهار و تابستان۲۰۹۱

این ابعاد در میزان درصـد کاهش یا افزایش پسـا نیز تأثیر قابل ملاحظهای دارند.

مؤلفههای مؤثر در میزان تأثیر ریبلت در کاهش پسا بسيار متنوع هستند. نوع ريبلت، عدد رينولدز، نسبت بیبعد ارتفاع و فاصله قرارگیری ریبلت ها از همدیگر هرکدام میتواند بر میزان کاهش و حتی افزایش پسا مؤثر

باشنند. لذا بررسي حالتهاى مختلف ازلحاظ عددى و تطبیق با نتایج پژوهشهای صورت گرفته ضروری است.

#### ۲– مؤلفههای مؤثر در کاهش یسا با ریبلت

مؤلفههای زیادی وجود دارند که در میزان کاهش یا افزایش ضریب پسا موثرند. در این میان تعدادی مهمترند:

#### ۲-۱- عدد رینولدز

اولین و یکی از مهم ترین مؤلفههای مؤثر بر نیروی پسا عدد ربنولدز است؛ که معادله آن به صورت رابطه (۱) نشان دادهشده است.

Re =(1)  $U \cdot L$ 

که در این معادله  $\mathrm{U}$  سرعت جریان،  $\mathrm{L}$  طول جسم (با Lx نیز نشان داده می شود) و v ویسکوزیته سینماتیکی سيال است.

۲-۲- ضريب يسا معادله دوم، معادله ضريب پسا است:  $C_d =$ (٢)  $\frac{F_d}{\frac{1}{2}\rho U^2 S}$ 

در معادله (۲) s،  $\rho$ , Fd (۲) به ترتیب نیروی پسا، چگالی سیال و سطح خیس شده (مساحت سطح تماس سیال و جسم) هستند؛ U نیز سرعت جسم در سیال یا سرعت سیال گذرنده در تماس با جسم ساکن است.

۲-۳-سرعت برشی معادله سرعت بر شي از رابطه (۳) به د ست ميآيد که ریشه دوم نسبت تنش برشی به چگالی سیال است.  $u_{\tau} =$ (٣)

## ۲-۴-مشخصات هندسی ریبلت دندانهای

ارتفاع ریبلت از سطح صفحه پایه که با h نمایش داده می شود و فاصله هر ریبلت تا ریبلت بعدی که با  ${
m S}$  نمایش داده می شوند. هند سه این ابعاد در شکل (۱۲) ارائه شده است.



#### ۲-۵-ضریب اصطکاک

ضریب اصطکاک تئوری صفحه صاف نیز که با عکس توان ۲/۲ رینولدز ارتباط دارد طبق رابطه (۴) به دست مي آيد.

$$C_f = (+)$$
  
 $0.074 R e^{-0.2}$ عدد رینولدز بستگی به سرعت سیال دارد.

#### ۲-۶-اندازه بيبعد ارتفاع و فاصله ريبلت

رابطههای شماره (۵) و (۶) معادله ابعاد بیبعد مربوط به ریبلت هستند.

$s^+ = \frac{sU}{v} $	$\frac{C_f}{2}$	(۵)
$h^+ = \frac{hU}{v} $	$\frac{C_f}{2}$	(۶)

در این روابط سرعت جریان است، u ویسکوزیته U سینماتیکی، S و h نیز به ترتیب فا صله و ارتفاع ریبلتها برابر شکل شماره (۱۲) است.  $C_f$ نیز ضریب ا صطکاک تئوری صفحه تخت که برابر رابطه (۴) (ضریب حل تئوری بلازيوس) تعريف مي گردد.

#### ۲-۷-درصد تأثير ريبلت

در صد کاهش پسا در حضور ریبلت تو سط رابطه (۷) تعريف مى شود. اين رابطه را مى توان بەصورت راندمان ریبلت نیز نشان داد که اختلاف دو ضریب پسا در حضور ريبلت و بدون حضور ريبلت است.

 $DR\% = 100 \times \frac{CD(with rib) - CD(no rib)}{CD(volume)}$ CD(with rib)

در این رابطه %DR مخفف در صد کاهش پسا<sup>۹</sup> ست؛ درواقع اختلاف پسا در حضور ريبلت و پسا بدون حضور ريبلت است. اگر كاهش پسا را تحت عنوان راندمان تعريف کنیم می توان به صورت زیر نشان داد.

drag reduction 1

$$\eta = \frac{F(-\mu,\mu,\mu) - F(-\mu,\mu,\mu)}{F(-\mu,\mu,\mu)} \times$$
(A)

100

در این رابطه η راندمان (برحسب در صد) و F نیروی وارد بر سطح است.

# ۳-روش

#### ۳-۱-توليد هندسه

برای تنظیم چهارچوب حل معادلات، یک مدل با نرمافزار های CAD تولید می کنیم. برای این کار مقطع NACA0025 را انتخاب می کنیم. مقطع هیدروفو یل تولید شده در نرمافزار کتیا در شکل (۱۳) نشان داده شده است. اندازههای ارتفاع و طول ۲۰ سانتیمتر تعیین و ریبلتها (شیار) را ایجاد می کنیم. مدل سهبعدی ریبلت خورده شده در شکل (۱۳) قابل مشاهده است.



شكل ١٣- مقطع هيدروفويل NACA0025



شكل ۱۴- هيدروفويل سكان داراي ريبلت

در شــکل (۱۵) نمای نزدیک و بزرگنمایی شــده ریبلتها نشـان دادهشـده اسـت. به این علت که در ابعاد میکرون هستند نمایش در شکل کامل امکان پذیر نیست؛ اما در شـکل (۱۶) به صورت شـماتیک مشـخص گردیده است. ابعاد ریبلتها در چند ارتفاع و فا صله متفاوت برای بررسـی و مقایسـه ایجاد می گردد. اندازهها در جدول (۱) ارائه گردیده است.

جدول ۱- مشخصات ارتفاع و فاصله ریبلتهای روی

مفطع				
فاصله (s) متر	ارتفاع (h) متر	#		
0.0001	0.0001	1		
0.00014	0.0001	2		
0.0002	0.0001	3		
0.0005	0.00025	4		
0.0005	0.0005	5		



شکل ۱۶- شماتیک ریبلت روی سطح هیدروفویل سکان ۲-۳-مشبندی و دامنه حل

مش بندی ها نیز که یکی از جنبه های کلیدی اجرای شبیه سازی است با استفاده از نرمافزار استار سی سیام صورت می گیرد. البته این فرآیند شامل مراحل مختلفی است. در شکل های (۱۷) و (۱۸)، (۱۹) و (۲۰) چگونگی مش بندی اطراف هیدروفو یل را نشان می دهد. اطراف ریبلت ها باید به گونه ای باشد که وضعیت جریان قابل پایش باشد. به منظور مش یندی مؤثر، اطراف مؤثر مجموعاً از حدود ۳۲ میلیون سلول استفاده می گردد.

۲ سر

سال ۲۲ شماره ۲۶/ بهار و تابستان۲۰۹۱



با در نظر گرفتن ابعاد بزرگتر جهت اطمینان از پاسـخها در نرمافزار استارسی سیام در شکل (۲۱) نشان داده شده است.



شکل ۲۱- دامنه حل معادلات و فضای اطراف سکان

۳-۳-معادلات حاکم و تنظیمات حلگر

شبیهسازی جریان روشهای مختلفی دارند که برای پیشبینی جریان میتوانند مورداست فاده قرار گیر ند. استفاده از هرکدام از این روشها بستگی به شرایط ویژگی های جریان دارد. برای شبیهسازی جریان از معادلات متوسط گیری شده ناویراستوکس استفاده می گردد:

$$\frac{\partial (pU)}{\partial t} + \nabla \cdot (pUU) = -\nabla p + \qquad (9)$$

$$\nabla \cdot [\mu (\nabla U + (\nabla U)^T] + pg - \nabla \left(\frac{2}{3}\mu (\nabla \cdot U)\right) - \nabla \cdot (\overline{pU/U'})$$

$$-\overline{pU'U'} = \mu_t (\nabla U + (\nabla U)^T) - \qquad (1 \cdot 1)$$

$$\frac{2}{3}pkI - \frac{2}{3}(\nabla \cdot U)I$$

معادله (۹) در بیانگر معادله RANS است. آخرین جمله بهعنوان تنش رینولدز شناخته میشود. برای حل آن از فر ضیه بو سین سک ا ستفاده می شود که در معادله (۱۰) نشان داده شده است. این فر ضیه تنش رینولدز را به گرادیان سرعت متوسط با ضریب  $\mu$  مرتبط می کند که ویسکوزیته گردابی نام دارد. برای تخمین ویسکوزیته گردابی مدلهای نام دارد. برای تخمین ویسکوزیته شبیه سازی نیاز به تمرکز گستردهای در نزدیکی سطوح هندسه موردنظر دارد از مدل دو معادلهای  $k - \omega SST$ (کیار اس اس تی) استفاده می کنیم. این مدل در طول دههها برای تقریب بهتر توسعهیافته است. مدل

مورداستفاده در این مطالعه SST است که بر اساس فرموله کردن تنش برشی انتقالی عمل میکند. در این مدل ویسکوزیته گردایی بهصورت زیر فرض می گردد.  $\mu_t =$  $\rho a_1 k$ (11) $\max(a_1w_sSF_{2})$ K انرژی جنبشی آشفتگی، ۵ نرخ اضمحلال، مدلسازی معادلات بهصورت زیر انجام می شود:  $\frac{D}{Dt}(\rho k) = \nabla \cdot (\rho D_k \nabla k) + \rho \mathbf{G} - \mathbf{E}_k \nabla k + \rho \mathbf{G} -$ (17)  $\frac{2}{2}\rho k(\nabla \cdot u) - \rho \beta^* \omega k + S_k$  $\frac{D}{Dt}(\rho\omega) = \nabla \cdot (\rho D_w \nabla \omega) +$ (۱۳)  $\frac{\rho\gamma \overline{G}}{v} - \frac{2}{3}\rho\gamma\omega(\nabla \cdot u) - \rho\beta\omega^2 - \rho(F_1 - v)$ 1) $CD_{k\omega} + S_{\omega}$  $k = \frac{3}{2}(I|u_{ref}|)^2$ (14) $\omega = \frac{k^{0.5}}{C_{\mu}^{0.25}L}$ (10)

معادلات (۱۴) و (۱۵) همان طور که مشخص است انرژی جنبشی آ شفتگی (k) و نرخ ا ضمحلال (ω) را مدل می: ما ید. برای مقداردهی اولیه از روابط (۱۲) و (۱۳) استفاده می گردد.

*C*μ مقدار ثابتی است که اندازه آن ۰/۹ است. بعد از محاسبه این مقدار، روند محاسبات ادامه مییابد؛ البته برای حل این معادلات الگوریتمهای خاص نیز توسعهیافته و از روشهای صریح یا نیمه ضمنی مبتنی بر فشار و حل معادلات خطی فشار استفاده می گردد [47]. این مدل به علت پایداری روش کارآمدی ا ست و از محا سبات کمتری برخوردار است؛ بهویژه برای جریانهای سادهتر همگرایی سریعتر حاصل می گردد.

#### ۴–۳–معیار همگرایی

معیار همگرایی حل مقدار <sup>۲</sup>-۱۰ در نظر گرفته شـد. تا مطمئن شویم معادلات به همگرایی قابل قبولی خواهند رسید. شکل (۲۲) نمودار همگرایی حل معادلات را نشان میدهد.

شکل ۲۲- نمودار همگرایی حل معادلات

#### ۱-۴- کانتور سرعت فشار

کانتورهای سرعت در حالت بدون ریبلت و با نسبت ریبلتهای مختلف بهدستآمده از شبیه سازی عددی برابر تنظیمات انجامشده در شکلهای (۲۳) تا (۳۲) ارائه گردیدهاست. باید توجه داشت که نمای ارائه گردیده نمای روبری سکان در حالت وسط است.



۴-نتایج و بحث



شکل ۲۸- کانتور سرعت در h=۱۰۰ و S=۱۴۰ میکرون نمای بزرگ



شکل ۲۹- کانتور سرعت در ۱۰۰ h و ۲۰۰ S میکرون



شکل ۳۰- کانتور سرعت در  $h=1\cdots$  و  $S=7\cdots$  میکرون





شکل ۳۱- کانتور سرعت h=۲۵۰ و S=۵۰۰ میکرون



شکل ۳۲- کانتور سرعت h=۵۰۰ و S=۵۰۰ میکرون

با توجه به شـکلهای ارائهشـده مشـخص اسـت لایه درونی کم سرعت و نزدیک به سطح ریبلتهای ۱۰۰-۲۰۰ فاصله بیشتری از نوک ریبلتها دارد. در حالت بدون ريبلت نيز طول اين ارتفاع لايه از سطح كمتر است. به بیانی دیگر دورتر شدن لایه جریان آشفته و پرسرعت از سطح باعث دور شدن ناحیه حامل گردابههای بزرگتر است؛ این موضوع باعث کاهش ویسکوزیته آشفتگی و نهایتاً کاهش میزان تنش در دیواره میگردد لذا طبیعی است که شاهد کاهش پسا باشیم. نکته مهم این است که در مقابل این کاهش پسا افزایش سطح ناشی از ایجاد ريبلت باعث افزايش پسا مىگردد. لذا نكته مهم پيدا كردن حالتی است که این کاهش پسا بیشتر از افزایش باشد. در شکل (۳۳) کانتور فشار بر روی بدنه ارائه گردیده است.



Vorticity: Magnitude (/s) 3.65e-06 1.68e+03 3.36e+03

شکل ۳۴- کانتور وُرتیسیتی در حالت بدون ریبلت

X Z

ิษ



همانطور که مشاهده می شود ایجاد ناحیه با سرعت کم در فضای بین ریبلتها میتواند عامل کاهش ایجاد گردابههای در تماس با سطح گردد. نکته دیگر ایجاد ناحیه گردابه و پرتنش و گردابه در نزدیکی دندانهها است.

#### ۴-۳-مکانیزم کاهش فشار در ریبلت

با توجه به بررسی های انجام شده می توان این گونه بیان کرد که جریان در زیر لایه لزج، منظم بوده و در لایه های بیرونی آشفته، نامنظم و درهم. حركات درهم در بالاي اين زير لايه می تواند به دلیل انتقال گردابه های درجهت جریان که در سطح زير لايه لزج توليدشده باشد. گردابههايي كه درواقع حول محور در راستای جهت سرعت متوسط می گردند. این گردابهها می چرخند و در جهت سطح جریان پیدا می کنند. به طور طبیعی در راستای عمود بر راستای جریان نیز دارای حرکت هستند. اندرکنش بین گردابه ها و سطح و همچنین بین گردابههای مجاور که در هنگام حرکت باهم برخورد دارند باعث آغاز حرکت انفجاری شـده که در آن گردابهها بهسـرعت از زیر لايه لزج به سمت لايهمرزي خارجي انتقال مي يايند. زماني كه گردابهها به بیرون منتقل شدند با دیگر گردابهها برخورد داشته و طوری می گردند که بردارهای سرعت لحظهای، در راستای حرکت جریان، به بزرگی بردارهای سرعت متوسط جریان اضافه شوند [۴۸]. این عامل (انفجار و انتقال) گردابهها به بیرون از زیر لایه لزج از روشهای انتقال مومنتوم به سیال ه ستند و عوامل حائز اهمیت در مقدار پسای اعمال شده می باشند. کاهش رفتار انتقالی گردابهها در راستای جریان یکی از اهداف کلیدی برای کاهش پسا است؛ زیرا احتمال کاهش پسا با این روش قابل توجيه است [۴۹]؛ بنابراين ميتوان نتيجه گرفت: ريبلتها از سه طريق موجب كاهش پسا مي شوند، اولاً با ايجاد مانع برای انتقال گردابه ها از زیر لایه لزج به بیرون و افزایش تنش برشی و درنتیجه افزایش پسیا و دوم با جابجایی گردابههای سطحی به بالاتر و کاهش اثرات متقابل این گردابهها بر سطح جسم شناور و نهایتاً اینکه با به تأخیر انداختن جدایش جریان که این موارد بهنوعی دارای همپوشانی هستند و به همدیگر نیز بستگی دارند.

### ۴-۴- بررسی نتایج و خروجیها

ዮ

در جدول شماره (۲) مقادیر ضریب پسا و نیروی پسا در حالتهای مختلف ارتفاع ریبلت و فاصـــله ریبلتها از یکدیگر ارائه گردیده است.

جدول ۲- مقادیر بهدستآمده در حالتهای مختلف

ريبلت					
ضريب پسا	نیروی پسا	وضعيت ريبلت	#		
•,• ٣١ ۴٧٢٢٧١	•,709771477	بدون ريبلت	۱		
0.027966013	0.675126863	11	٢		
0.027887686	0.673235953	114.	٣		
0.027540983	0.664866213	100-200	۴		
0.027693282	0.668542862	250-500	۵		
0.032548559	0.785754	500-500	۶		

همان طور که مشخص است کمترین میزان خروجی در حالت شـماره (۴) و در ارتفاع ۱۰۰ میکرون و فاصله ۲۰۰ میکرون از یکدیگر بهدستآمده است. شکلهای (۳۶) و (۳۷) وضعیت تغییرات نیروی پسا و ضریب پسا را برابر مقادیر جدول (۲) نشان میدهد.





همان طور که در شکلهای بالا مشخص است کمترین میران کاهش ضریب و نیروی پسا در آرایش شماره (۴) به ارتفاع صدمیکرون و فاصله دویست میکرون از یکدیگر است. نکته قابل توجه این است که اثر ریبلت دارای یک ناحیه بهینه است و در یک ناحیه محدود دارای اثر کاهش پسا است و چنانچه این ناحیه درست انتخاب نگردد شاهد

افزایش نیروی پسا خواهیم بود. برابر خروجیها میزان یا اثر ریبلت در مقدار بهینه به اندازه ۱۲/۵ درصد کاهش پسا در مقایسه باحالت بدون ریبلت هستیم.

#### ۴–۵–اعتبارسنجی نتایج

برای اعتبار سنجی مقادیر بهد ستآمده به نتایجی که سایر پژوهشـگران در تحقیقات به دسـت آوردهاند رجوع میکنیم این نتایج در جدول (۳) ارائه گردیده است.

جدول ۳- نتایج تحقیقات و میزان کاهش پسا

مرجع	درصد کاهش پسا٪	نوع مقطع	رديف
[۵・]	۴/۳	NACA	١
[۵۱]	۱٣/٣	NACA	٢
[27]	١٣	NACA	٣
[۵۳]	٧/٣٣	Flat plate	۴
[54]	٩	Flat plate	۵

بیشینه کاهش پسای بهد ستآمده حاصل از پژوهش جاری برابر ۱۲/۵ درصد کاهش در نیروی پسا است این موضوع مؤید تطابق خوبی با نتایج تحقیقات مراجع ذکرشده است.

#### ۵-نتیجهگیری

در بررسی اثر ریبلت بر روی سکان با مقطع NACA0025 با ابعاد مختلف در پژوهش حاضر نتایج زیر به دست آمد:

۶-مراجع

[1] Sajedi, S. M., and Ghadimi, P. Experimental and Numerical Assessment of the Effect of Transverse, Pointed Aft, and Re-entrant Vee Steps as well as Ventilation on Hydrodynamic Performance of Mono-hull Planing Crafts in Calm Water. Iranian Journal of Science and Technology-Transactions of Mechanical Engineering, 46(3), pp.715–731, 2022.

doi:https://doi.org/10.1007/s40997-022-

00519-8.

[2] Najafi, A., Nowruzi, H., Ameri, M.J. and Karami, M. An experimental study of the wetted surfaces of two- stepped planing hulls. Ocean Engineering, 222, p. 108589, 2021. doi:https://doi.org/10.1016/j.oceaneng.2021.10 8589.

[3] Najafi, A., Nowruzi, H., and Ameri, M. J. Hydrodynamic assessment of stepped planing hulls using experiments. Ocean Engineering, 217, p.107939, 2020.

doi:https://doi.org/10.1016/j.oceaneng.2020.10 7939.

[4] Nowruzi, H., and Najafi, A. An experimental and CFD study on the effects of different pre-swirl ducts on propulsion performance of series 60 ship. Ocean Engineering, [online] 173, pp.491–509, 2019. [5] Najafi, A., Nowruzi, H., and Ghassemi, H. Performance prediction of hydrofoil- supported catamarans using experiment and ANNs. Applied Ocean Research, 75, pp.66-84, 2018. doi:https://doi.org/10.1016/j.apor.2018.02.017. [6] Ghadimi, P., Sajedi, S. M., Ghadimi, A., and Sheikholeslami, M. R. Experimental and numerical probe into the effects of adding one and two steps to a mono-hull planing vessel on its performance in calm water. Scientia Iranica, doi:https://doi.org/10.24200/sci.2021. 2021. 57177.5101.

[7] Ghadimi, P., Sajedi, S. M., and Tavakoli, S. Experimental Study of the Wedge Effects on the Performance of a Hard-chine Planing Craft in Calm Water. Scientia Iranica, 0(0), 2018. doi:https://doi.org/10.24200/sci.2018.20607.

[8] Saraji, M. K., Aliasgari, E., Streimikiene, D. Assessment of the challenges to renewable energy technologies adoption in rural areas: a Fermatean CRITICVIKOR approach, Technical Forecasting and Social Change 189, 122399, 2023.

[9] Energy and Mineral Regulatory Commission (EMRC), https://emrc.gov.jo/, accessed on 10 Feb 2023 [in Arabic].

سال ۲۲٪ شمـاره ۲۶٪ بهار و تابسـتان۲۰۶ ا

[22] Huey, J. C., Gene, E. K., Michael, S. F., et al, DRA for gas pipelining successful in gulf of mexico trial, Oil Gas J. 98 (23), 54–58, 2000.

[23] Mitchell Quinn, Dylan McGrath, Duncan C. Bell, Henry C. Bilinsky, Joseph Builth-Williams, Christoph Feichtinger, Peter A. Leitl, Andreas Flanschger and Shahfiq Shahjahan. "Advancements in Drag-Reducing Riblet Film Production for Aviation and Other Applications," AIAA 2022-0920. AIAA SCITECH 2022 Forum. January 2022.

[24] Hu, j., and Yao, Zh. Drag reduction of turbulent boundary layer over sawtooth riblet surface with superhydrophobic coat. Physics of Fluids 1 January, 35 (1): 015104, 2023.

https://doi.org/10.1063/5.0132403

[25] Chan, Kevin, L. Skvortsov, A., and Ooi, A. Effect of straight riblets of the underlying surface on wall bounded flow drag, International Journal of Heat and Fluid Flow, Volume 102, 109160, ISSN 0142-727X, 2023. https://doi.org/10.1016/j.ijheatfluidflow.2023. 109160.

(https://www.sciencedirect.com/science/article /pii/S0142727X23000590).

[26] Chan, Kevin, L. Skvortsov, A., and Ooi, A. Effect of straight riblets of the underlying surface on wall bounded flow drag, International Journal of Heat and Fluid Flow, Volume 102, 109160, ISSN 0142-727X, 2023. https://doi.org/10.1016/j.ijheatfluidflow.2023. 109160.

[27] Cafiero, G., and Iuso, G. Drag reduction in a turbulent boundary layer with sinusoidal riblets, Experimental Thermal and Fluid Science, Volume 139, 110723, ISSN 0894-1777, 2022.

https://doi.org/10.1016/j.expthermflusci.2022. 110723.

[28] Soleimani, Sh. and, Eckels, S. A review of drag reduction and heat transfer enhancement by riblet surfaces in closed and open channel flow, International Journal of Thermofluids, Volume 9, 100053, ISSN 2666-2027, 2021. https://doi.org/10.1016/j.ijft.2020.100053.Vol ume 9,2021, 100053, ISSN 2666-2027,

[29] Gordon, J. E. The new science of strong materials, or why you don't fall through the fl oor, 2 nd Ed., Pelican–Penguin, London, UK 1976.

[30] Design and Nature II Comparing Design in Nature with Science and Engineering (Eds: M. W. Collins, C. A. Brebbia), WIT Press, Southampton, UK 2004. [10] Nchofoung, T.N., Fotio, H. K., Miamo, C. W. Green taxation and renewable energy technologies adoption: a global evidence, Renew. Energy Focus 44, 334–343 Volume2023ISSN 1755-0084, 2023. doi: 10.1016/j.ref.2023.01.010

[11] Erős, N., Török, Z., Hossu, C. A., Réti, K. O., Maloş, C., Kecskés, P., Morariu, S. D., Benedek, J., Hartel, T. Assessing the sustainability related concepts of urban development plans in Eastern Europe: a case study of Romania, Sustain. Cities Soc. 85, 104070 VolumeISSN 2210-6707, 2022. doi: 10.1016/j.scs.2022.104070

[12] Khan, A., Shah, I., Aziz, S., Waqas, M., Zaman, U. K. U., Jung, D. W. Numerical and Experimental Analysis of Drag and Lift Forces on a Bullet Head. Aerospace, 9, 816, 2022. https://doi.org/10.3390/ aerospace9120816

[13] Rahman, M. R. Computational Analysis of Aerodynamic Parameters for Supersonic Artillery Projectiles International journal of mechanical engineering. J. Mech. Civ. Eng, 6, 1–18, 2020.

[14] Croke, T. C., Thomas, F. O. Active and passive turbulent boundary-layer drag reduction, AIAA J. 56 (10), 3835–3847, 2018.
[15] Cecil, S. L. Friction drag reduction of external flows with bubble and gas injection, Annu. Rev. Fluid Mech. 42, 183–203, 2009.

[16] Krope, A., and Lipus, L. C. Drag reducing surfactants for district heating, Appl. Therm. Eng. 30 (8), 833–838, 2010.

[17] Zheng, X. B., Jiang, N., and Zhang, H. redetermined control of turbulent boundary layer with a piezoelectric oscillator, Chin. Phys. B 25 (1), 014703, 2016.

[18] Wang, X. TRPIV Experimental research of drag reduction mechanism by a riblet surface, Tianjin University, Tianjin, 2017.

[19] White, C. M., and Mungal, M. G. Mechanics and prediction of turbulent drag reduction with polymer additives, Annu. Rev. Fluid Mech. 40, 235–256, 2008.

[20] Shokry, F., Abd Elfattah, M., El-Gayar, D. A., et al. Effect of drag reducing polymers and impeller geometry on the rate of mass Fig. 17 The relation between vortexes and.sc and heat transfer at the wall of a cylindrical stirred tank reactor in relation to catalytic reactor design, Alexandria Eng. J. 59 (1), 509–518, 2020.

[21] Lai, S. C. S. Mimicking nature: physical basis and artificial synthesis of the lotus-effect, University of Leiden, Friesland, 2003.

المنا سنادرها لذلا

[46] Bliamis, C., Vlahostergios, Z., Misirlis, D., Yakinthos, K. Numerical Evaluation of Riblet Drag

Reduction on a MALE UAV. 9, 218, Aerospace 2022.

https://doi.org/10.3390/aerospace9040218

[47] Caretto L. S., Gosman A. D., Patnakar S. V., and Spalding, D. B. Two Calculation Procedures for Steady, Three-Dimensional Flows With Recirculation, 1972.

[48] Bixler, G. D., and Bhushan, B. Biofouling: lessons from nature. Philosophical Transactions of the Royal Society of London A: Mathematical, Physical and Engineering Sciences, 370(1967): p. 2381-2417, 2012.

[49] Heydarian, A., Rishehri, M., Dehghanian, A. and Kazemipour, A. Numerical Simulation of the Effects of Micro Riblets on Hydrodynamics Parameters of Planning Vessels. *High Speed craft*, 15(48), pp.42–50, 2016. [in Persian]

[50] Han, M., Lim, H. C., Jang, Y. G., Seung, S. L., Lee, S. J. Paper # 0-7803-7731-1, presented at 12 th International Conference on Solid State Sensors, Actuators and Microsystems, Boston, MA 2003.

[51] Caram, J. M., Ahmed, A. Am. Inst. Aeronaut. Astronaut. J. 1991, 29, 1769.

[52] Sundaram, S., Viswanath, P. R., Rudrakumar, S. Am. Inst. Aeronaut Astronaut. J. *34*, 676.

[53] Gu, Y., Fan, T., Mou, J., Wu, D., Zheng, S. and Wang, E. Characteristics and mechanism investigation on drag reduction of oblique riblets. Journal of Central South University, 24(6), pp.1379–1386, 2017.

doi:https://doi.org/10.1007/s11771-017-3542-5.

[54] Rohr, J. J., Andersen, G. W., Reidy, L.W., Hendricks, E. W. A comparison of the dragreducingbenefits of riblets in internal and external flows, Exp. Fluids 13 (6), 361–368, 1992. [31] Learning from Nature How to Design New Implantable Biomaterials (Eds: R. L. Reis, S. Weiner), Kluwer Academic Publishers, Norwell,

MA 2004.

[32] Bhushan, B. Philos. Trans. R. Soc, 367, 1445, 2009.

[33] Bhushan, B. Biomimetics: Bioinspired Hierarchical-Structured Surfaces for Green Science and Technology, Springer-Verlag, Heidelberg, Germany 2012.

[34] Bulletproof Feathers How Science Uses Nature's Secrets to Design Cutting Edge Technology, (Ed: R. Allen), Ivy Press, London 2010.

[35] Bio-Inspired Innovation and National Security (Eds: R. E. Armstrong, M. D. Drapeau, C. A. Loeb, J. J. Valdes), National Defense University Press, Washington, DC 2010.

[36] Bar-Cohen, Y. Biomimetics: Nature Based Innovation, CRC Press, Boca Raton, FL 2011.

[37] G. K. Batchelor, An Introduction to Fluid Dynamics, Cambridge University Press, Cambridge 1970.

[38] Blevins, R. D. Applied Fluid Dynamics Handbook, Van Nostrand- Reinhold, New York 1984.

[39] Standard Handbook for Aeronautical and Astronautical Engineers (Ed: M. Davies), McGraw-Hill, New York 2002.

[40] White, F. Viscous Fluid Flow, 3 rd ed., McGraw Hill, New York 2006.

[41] Fox, R. W. and McDonald, A. T. Introduction to Fluid Mechanics, 11 th Ed. John Wiley & Sons, New York 2011.

[42] Fu, Y.F., Yuan, C.Q. and Bai, X.Q. caramsurfaces. Biosurface and Biotribology, 3(1), pp.11–24, 2017.

doi:https://doi.org/10.1016/j.bsbt.2017.02.001.

[43] Sayad Saravi, S., and Cheng, K. A Review of drag reduction by riblet and micro-textures in the turbulent boundary. European Scientific Journal, 9(33), 2013.

doi:https://doi.org/10.19044/ESJ. 2013. V9 N33P.

[44] Boomsma, A., and Sotiropoulos, F. Direct numerical simulation of shark skin denticles in turbulent channel flow. Physics of Fluids 28, 035106, 2016.

[45] Bixler, G. D., and Bhushan, B. Fluid Drag Reduction with Shark-Skin Riblet Inspired Microstructured Surfaces. Advanced Functional Materials, 23(36), 4507–4528, 2013.

https://doi.org/10.1002/adfm.201203683

سال ۲۲٪ شمـاره ۶۲/ بهار و تابسـتان۲۰۶۱