تحلیل عددی عملکرد و مقاومت شناور تندرو سرشی با اعمال

اسپری*ر*یل

مهشید عمله کارسنگی^۱، سجاد حاجیزاده^۲ ۱و۲ گروه مهندسی دریا- دانشکده مهندسی- دانشگاه خلیج فارس

چکیدہ:

واژەھاي كليدى:

تحلیل عددی، تندرو سرشی،شبیه سازی عددی،شناور سرشی،اسپریریل

Numerical analysis on resistance and seakeeping performance wave-piercing high speed vessels whit spray rails Mahshid Amalehkarsangi¹, Sajad Hajizadeh²

Marine Engineering, Engineering Department, Persian Gulf University

Abstract:

سال ۱۴/ شمـاره ۶۰/ بهـار و تابستـان ۱۰۹۱

 \geq

In recent decades, speedboats have become extremely important and various hull shapes have been proposed, designed and built to achieve high speeds. High-speed vessels are divided into four groups: single-hull, hydrophilic, surface-effect and multi-hull vessels. Here, the main focus is on the wave piercing vessel with spray rail. Speedboats face various challenges to reach the high speeds intended by the designer. V-shaped transverse vessels do not generate hydrodynamic lifting force well. One way to create a hydrodynamic lifting force in fast vessels is to add a spray rail in the longitudinal direction of the hull. When water flows to the side of the float, the water flow is directed downwards using a spray rail, causing a hydrodynamic lifting force. In this dissertation, with the laboratory analysis of the wave piercing vessel, which includes trim, resistance and displacement of the height of the center of gravity (VCG) of vessel, once in calm water conditions with spray rail at a location of 24%T and once without installing spray rail, it has been compared by numerical analysis under exactly the same conditions, which has an acceptable error rate. This optimization, which is done by applying spray rail, significantly reduces trim and resistance at high speeds, as well as increasing center of gravity height changes. This dissertation can be a reliable reference for improving the performance of planning body vessels in the future.

Keywords:

Numerical analysis, wave-piercing high speed, spray rails

۱– مقدمه

شناورهای تندرو سرشی از جایگاه بسیار مهمی برخوردارند و به لحاظ فرم ویژهای که بدنه آنها دارد با افزایش سرعت خود مقدار قابل توجهی از وزنشان را بهوسیله نیروی برآی هیدرودینامیکی جبران می کنند. در بعضی از این موارد نیروی برآی هیدرودینامیکی آنها حتی تا نصف وزن نیز می رسد.

اگرچه هیدرودینامیک سطوح سرشی بهطور کامل شناختهشده نیست و هنوز مجهولات زیادی در این رابطه وجود دارد ولی دانشمندان از سالهای گذشته تاکنون تلاش زیادی کردهاند تا بتوانند با فرمول بندی تحلیلی، برخی از مشخصههای هیدرودینامیکی آنها را بررسی کنند. به همین منظور به جهت سهولت، اغلب این تحقیقات بر روی سطوح سرشی منشوری صورت گرفته-است. در سالهای گذشته، با توسعه شناورهای تندرو سرشی، سرعت در شناورها افزایش چشمگیری پیداکرده-است.

اگرچه سطح سرشی منشوری بهطور کامل شبیه شناورهای تندرو نیست ولی میتوان از نتایج آن برای تخمین عملکرد یک شناور تندروی واقعی استفاده کرد. این موضوع را میتوان اینگونه توجیه کرد که اغلب شناورهای تندرو پس از رسیدن به حالت سرشی در وضعیتی قرار می گیرند که سطح فشاری آنها بسیار شبیه سطح سرشی منشوری است.

شناورهای با مقطع عرضی V شکل نیروی برآی هیدرودینامیکی را بهخوبی ایجاد نمی کنند. یک روش برای ایجاد نیروی برآی هیدرودینامیکی در شناورهای تندرو اضافه نمودن اسپریریال در راستای طولی بدنه میباشد. هنگامی که آب بهطرف کناره شناور جریان مییابد؛ با استفاده از اسپریریال جریان آب به سمت پایین هدایت شده و باعث نیروی برآی هیدرودینامیکی میشود

۱–۱ شناورهای پروازی

 \leq

شناورهای پیشرفته را میتوان به چهار گروه شناور تک بدنه، هیدرو فویلی، اثرسطحی و چندبدنه تقسیم کرد.

۲–۱ نیروهای وارد بر شناورهای تندرو

بر اساس قانون ارشمیدس، یک جسم با سرعت صفر در سیال با استفاده از نیروی بویانسی، که برابر با وزن سیال جابجا شده است بر روی سطح آب باقی میماند. زمانی که جسم شروع به حرکت میکند؛ جریان آب اطراف بدنه علاوه بر یک فشار بویانسی استاتیکی، فشار دینامیکی نیز تولید میکند. بدینوسیله، یک سیستم موج، شامل امواج عرضی و واگرا با زاویه معین نسبت به راستای حرکت جسم تشکیل میگردد.

امواج مستقیما با تغییرات فشار در طول بدنه و برا^ا ایجادشده، مرتبط می باشند. نیروی برا در قله موج و مکش در قعر موج وجود دارد. در سرعتهای پایینتر، آبخور و تریم شناور مشابه باحالت سرعت صفر هستند و وزن شناور بهوسیله نیروهای بویانسی تحمل میشود. در این حالت قدرت موردنیاز نسبتاً پایین بوده و بخش اعظم مقاومت هیدرودینامیکی، ناشی از اصطکاک است. شناوری که در این شرایط به فعالیت می پردازد، بهعنوان شناور جابجایی شناخته میشود. در سرعتهای بالاتر طولموج تولیدشده، بلندتر از طول شناور خواهد بود و شناور بر روى امواج سينه، كه بهوسيله شناور توليدشدهاند بالا مى-آید که درنتیجه باعث ایجاد یک فشار منفی در بخش انتهایی بدنه شده و شناور، زاویه یا تریمی ً به سمت پاشنه محواهد داشت و آبخور افزایش پیدا می کند. درصورتی که پاشنه ترانسوم دارای خطوط باتوک تخت باشد؛ جریان مجبور میشود تا بهآرامی از پاشنه شناور جداشده و یک فشار دینامیکی مثبت در سرتاسر کف بدنه گسترش یابد. افزایش سرعت در شناور تندرو باعث کاهش تریم و آبخور شناور می شود. در این شرایط، شناور lpha از سطح آب جداشده و اصطلاحاً به آن، حالت پروازی می گویند. در این حالت کل نیروی وارد شده به شناور از نوع نیروی دینامیکی میباشد.

زمانی که شناور از سطح آب برخاسته و در شرایط پروازی قرار می گیرد؛ تولید موج و مقاومت ناشی از آن به طور قابل ملاحظه ای کاهش می یابد. شکل (۱) نموداری از رابطه میان مقاومت کل و سرعت یک بدنه پروازی را در مقایسه با بدنه جابه جایی نشان می دهد. افزایش مقاومت

¹Lift

² Trim

³ Stern

⁴ Transom stream

⁵ Planing

در شناورهای جابهجایی، مانع از افزایش سرعت می شود. هامپ² موجود در منحنی بدنه پروازی مربوط به کاهش مقاومت موج در انتقال میان حالت جابهجایی به پروازی است.



شکل (۱): رابطه بین سرعت و مقاومت کل بدنههای جابجایی و پروازی

۲- مروری بر کارهای انجامشده

اولین سری مطالعات تجربی قابل ملاحظه بر روی سطح سرشی منشوری در سال ۱۹۱۰ میلادی توسط بیکر^۷ انجام گرفته است[1]؛ ولی اولین نتایج جامع ارائه شده تجربی، به وسیله سوتورف^۸ گردآوری شده است[2]. در همین راستا دانشمندانی نظیر سامبراس، سیدو و لوکو^۹ همین راستا دانشمندانی نظیر سامبراس، سیدو و لوکو^۹ منیز به تهیه یک مجموعه بزرگ از داده های آزمایشگاهی شده است[3].

آنچه امروزه بیشتر موردتوجه است و نتایج قابلقبولی را ایجاد می کند معادلات و روشهایی است که بر اساس تحقیقات ساویتسکی^{۱۰} استوار شدهاست. اغلب تحقیقات صورت گرفته توسط این دانشمند در آزمایشگاه دیویدسون^{۱۱}، صورت گرفته که از سال ۱۹۴۷ تاکنون بهطورجدی بر روشهای تحلیلی و تجربی متمرکز شده-است و تا امروز نیز ادامه دارد. این دانشمند بزرگ هنوز هم به تصحیح نظرات و معادلات خود مشغول است. در سال ۱۹۴۹، کوروین کروکوفسکی^{۱۲} و ساویتسکی گزارشی را ارائه کردند که در آن بهطور کامل مشخصات سطح سرشی، درگ و سطح خیس چند بدنه شناور مورد

- ¹¹ Davidson laboratory-new jersy-USA
- ¹² Krovin kroukovsky

بررسی قرارگرفت[4]. در سال ۱۹۵۰، مواردی از این نتایج برای توسعه یک روش محاسباتی در تخمین مشخصههای سطح سرشی مورد استفاده قرار گرفت. در سال ۱۹۵۴، ساویتسکی و نیدینگر^{۱۳} این مطالعات را توسعه داده و مطالعات تجربی سطح سرشی را که به معادلات ساویتسکی مشهورند ارائه کردند[5]. بطوریکه با این معادلات محدوده کاربرد متغیرها در پارامترهای سرشی افزایش یافت و بسیار بهتر از چیزی بود که تا قبل از آن ارائهشده بود. اگرچه این روشها اصلاحاتی را به خود دیدهاند ولی تا امروز همچنان معتبر بوده و به طور گسترده مورد استفاده هستند.

اولین بار اشتون^{۱۴} در سال ۱۹۴۹ اثر نوارهای اسپری را در طراحی شناورهای قدرتی^{۱۵} بررسی کرد[6]. در روش تخمینی مقاومت شناورهای سرشی که در اکتبر ۱۹۶۴ توسط ساویتسکی منتشرشده و تاکنون نیز مورد استفاده-میباشد، تنها به بررسی مؤلفههای درگ لزجی و فشاری پرداختهشدهاست[7] این نیروها به سطح کف بدنه سرشی، آنهم بعد از خط سکون^{۱۶} وارد می شوند. بنابراین لازم است مؤلفههای دیگر مقاومت، که سبب بروز خطا در روش ساویتسکی میشود مورد مطالعه قرار گیرد. یکی از مهمترین این مؤلفهها، نیروی درگ ناشی از اسیری جاروبکی^{۱۷} است که در جلوی خط سکون اتفاق میافتد. این در حالی است که در روش مذکور این مؤلفه به حساب نيامدهاست. البته در تحقيقات ساويتسكى – رأس1 (۱۹۵۲) [9] و ساویتسکی – نیدینگر^{۱۱} (۱۹۵۴) نیز در مورد مؤلفه درگ اسپری جاروبکی اشاراتی شدهاست اما هیچگاه نتایج تحلیلی کاملی ارائه نشده و مقدار بزرگی این مؤلفه نیز محاسبه نشدهاست.

در سال ۱۹۶۳ کلمنت^{۲۰} تستهایی را بر روی پنج مدل مختلف از شناورهای سری ۶۲ انجام داد و در آنها اثرات افزودن نوارهای اسپری (اسپریریل) در کف شناور را مورد بررسی قرار داد[10].

- ¹³ Neidinger
- ¹⁴ Ashton

سال ۲۱/ شماره ۲۰٫ بهار و تابستان ۲۰۱۱

٦

- ¹⁵ Power boat
- ¹⁶ Stagnation line
- ¹⁷ Whisker Spray
- ¹⁸ Ross
- ¹⁹ Neidinger
- ²⁰ Clement

⁶ Hump: به تداخل نامطلوب امواج سینه و پاشنه شناور گویند، که . باعث افزایش مقاومت موج سازی می شود.

Baker

⁸ Sottorf

⁹ Sambraus, sedov & locko

¹⁰ Savitsky

روش ارائهشده توسط ساويتسكى براى تخمين ميزان مقاومت بدنه سرشی تا سال ۲۰۰۷ به صورت جدی توسط طراحان بكار گرفته مىشد؛ البته اكنون نيز با اصلاحاتى قابلاستفاده است. در این سال خود ساویتسکی به اصلاحاتی در این روش دستزد و دقت بیشتری به آن بخشیدهاست. در این روش از مشخصههای هیدرودینامیکی یک سطح سرشی (نیروی برآ، سطح خیس شده، مرکز فشار و ...) برای تعیین شرایط کاری متعادل شناور (تريم، أبخور، طول خيس شده كيل، طول چاینها و مقاومت) استفاده شدهاست. همچنین در روش ارائهشده توسط ساويتسكي ميتوان با استفاده از بارگذارىها، زاويه برخاست كف، ابعاد، موقعيت LCG و سرعت به بررسی پدیده ناپایداری طولی^{۲۱} نیز پرداخت. در این روش از معادلات هیدرودینامیکی تنها برای سطح فشاری کف شناور که در قسمت عقب خط سکون قرار دارد استفاده می کنند، اما مشخص است در جلوی خط سکون نیز سطح خیس شدهای وجود دارد که آن را سطح خیس اسپری جاروبکی مینامند. اگرچه این سطح در سال ۱۹۶۴ توسط ساویتسکی معرفی شده ولی تا سال ۲۰۰۷ سهم آن در مقاومت کل شناور بهطور دقیق شناختهشده نبود.

۳- معادلات حاکم

0

اکنون به بررسی معادلات حاکم بر دینامیک سیالات محاسباتی پرداخته می شود. در ادامه مقدمه ای از معادلات مورد استفاده در علم دینامیک سیالات محاسباتی ارائه خواهد شد.

۳-۱ معادله بقاء جرم و پیوستگی

معادله بقای جرم پیوستگی را میتوان بهصورت زیر نوشت:

$$\frac{\partial \rho}{\partial t} + \frac{\partial}{\partial x_i} (\rho u_i) = 0 \tag{1}$$

ρ چگالی سیال و u_i مؤلفه سرعت در جهت i میباشد. این معادله به شکل عمومی معادله بقای جرم بوده و برای هر دو جریان تراکمپذیر و تراکمناپذیر اعتبار دارد. جمله اول سمت چپ، نرخ تغییر چگالی در واحد زمان را بیان می-

²¹ Propoising

کند و جمله دوم بیانگر جریان خالص عبوری از المان-هاست که جابهجایی^{۲۲} نامیده می شود.

$$\frac{\partial}{\partial x_i}(u_i) = 0 \tag{(Y)}$$

۲-۳ معادله بقاء مومنتوم

قانون دوم نیوتون بیان میکند که نرخ تغییر اندازه حرکت یکذره سیال برابر با برآیند نیروهای وارد شده بر ذره است. درنتیجه معادلات بقای ممنتوم در جهت کلی i بهصورت معادله زیر است:

$$\frac{\partial}{\partial t}(\rho u_i) + \frac{\partial}{\partial x_i}(\rho u_i u_j) \tag{7}$$

$$= -\frac{\partial \rho}{\partial x_i} + \frac{\partial \tau_{ij}}{\partial x_i}$$

$$+ \rho g_i + F_i$$

که P فشار استاتیک، تانسور تنش au_{ij} (که در زیر توضیح دادهشده است)، $ho g_i$ و F_i نیروهای جسمی گرانشی جسمی خارجی در جهت i میباشند. F_i همچنین می تواند شامل ترمهایی نظیر مدل محیط متخلخل شود. تانسور تنش au_{ij} به صورت زیر است:

$$\tau_{ij} = \left[u \left(\frac{\partial u_i}{\partial u_j} + \frac{\partial u_j}{\partial u_i} \right) \right] - \frac{2}{3} u \frac{\partial u_i}{\partial x_i} \delta_{ij}$$
(*)

$$\lambda \mu \quad \text{if } \mu \text{ if } \lambda_i = 0 \text{ for } \lambda$$

۳-۳ معادلات حاکم بر جریان آشفته

ابتدا معادلات برای کمیتهای لحظهای، یعنی کمیتهای متوسط همراه کمیتهای نوسانی نوشته میشود. آنگاه از طرفین هر معادله متوسطگیری زمانی گرفته میشود. البته در این رابطه باید به این نکته توجه نمود که چنانچه تساوی برای معادلات لحظهای برقرار باشد؛ این تساوی برای متوسط زمانی آن (برای دامنه مشخصی از زمان) نیز برقرار خواهد بود. درنهایت معادلات را سادهسازی کرده تا جایی که کمیتهای متوسط زمانی ظاهر گردند.

۳-۳-۱ معادلات پیوستگی برای جریا آشفته

²² convection

برای جریان تراکم پذیر داریم: $\frac{\partial}{\partial x_i}(\overline{\rho u_i}) + \frac{\partial}{\partial x_i}(\overline{p'u'_i}) = 0$ (۵) (۵) برای جریان تراکمناپذیر ازآنجایی که $0^{='}$ میباشد،

معادله فوق بهصورت زیر در خواهد آمد. (۶)

 $\frac{\partial \overline{u_i}}{\partial x_i} = 0 \tag{(?)}$

 $ho \left[rac{\partial \overline{u_i}}{\partial t} + \overline{u_j} rac{\partial \overline{u_i}}{\partial x_j}
ight]$ (Y) $= \overline{B_l} - rac{\partial \overline{\rho}}{\partial x_i} + rac{\partial \overline{\rho}}{\partial x_j} \left[\mu rac{\partial \overline{\rho}}{\partial t_i} - \rho \overline{u'_i u'_j}
ight]$

تنها تفاوت معادله ممنتوم فوق با معادله ممنتوم با کمیتهای لحظهای، اضافه شدن عبارت آخر در سمت راست معادله یعنی $\overline{\rho u'_i u'_j}$ میباشد. این عبارت را اصطلاحاً تنش آشفتگی یا تنش رینولدز میگویند. تنها تفاوت معادله جریان آرام با آشفته نیز فقط حضور همین عبارت میباشد. بهطور کلی این عبارت از لحاظ فیزیکی یک تنش نیست، بلکه بیانگر اثر تبادل اینرسی (ممنتوم) میباشد. فراموش نشود که این عبارت از سمت چپ معادله ممنتوم یعنی جایی که با عبارتهای اینرسی سروکار داریم به سمت راست منتقل شدهاست. بنابراین ریشه و بنیان این عبارت از جنس اینرسی ممنتوم

۴-موقعیت نصب و طراحی اسپریریلها

میتوان مرزهای جریان اسپری جاروبکی در طول کف بدنه را چنین بیان کرد.

۱-۴ موقعیت و سطح اسپریریلها

(۱) محاسبات مقاومت بدنه بدون ریل با طول کیل L_c خیس عملکردی L_K و طول خیس چاین چاین بهعنوان تابعی از سرعت به دست میآید. خط پیوسته L_k و L_k در طول کف بدنه معرف مرز عقبی اسپری جاروبکی است و در صفحه عمودی نسبت به طول مرکزی صفحه، زاویهای برابر α می سازد.

- ۲) محاسبات مقاومت اسپری جاروبکی مقدار زاویه
 ۲α را تعریف میکند که همان زاویه بین
 μه جلویی اسپری و کیل میباشد. این مقدار در
 یک صفحه عمودی نسبت به صفحه مرکزی
 بدنه (طولی) اندازه گیری می شود.
- ۳) مساحت خیس شده کف توسط اسپری جاروبکی، با لبههای جلویی و عقبی اسپری و چاینها مرزبندی می شود.

۲-۴ چینش و اندازه اسپریریلها

بهترین موقعیت عرضی اسپری یلها تقریباً برابر ۰/۲۵ ، ۵/۱ و ۰/۷۵ از کیل در نظر گرفته می شوند و موقعیت طولی هر یک از این اسپری ریل ها نیز تاکمی بعد از خط سکون ادامه پیدا می کند.

چون موقعیت و جهت اسپری تابعی از سرعت و بارگذاری است بنابراین طراحان باید موقعیت مناسب منحرفکنندهها را برای داشتن بهترین وضعیت در ماکزیمم سرعت در نظر بگیرند. نتایج کلمنت و مطالعات ارائهشده، تشریح میکند که منحرفکنندههای اسپری، بایستی نسبتاً کوتاه باشند. زیرا اگر آنها دراز باشند و به ناحیه سطح فشار، یعنی جاییکه جریان سیال در یکجهت طولی حرکت میکند برسند؛ این دراز بودن نهتنها اثری بر جدایش اسپری از بدنه ندارد بلکه بر مقاومت کل شناور نیز میافزاید.

۴-۳ شکل مقطع عرضی اسپریریلها

مولرگراف نتایجی را از یک سری مدل تست ارائه کردهاند که بهعنوان سیستمهای اسپریریل پیشرفته برای بدنههای نیمه جابجایی شناختهشدهاند. بر همین اساس انجمن بدنههای سرشی نیز شکلهایی با مقطع مثلثی را برای منحرفکنندهها پیشنهاد میکند که در شکل (۲) آمده است. تیز بودن لبههای خارجی برای تسهیل جدایش اسپری از بدنه الزامی است.

مشخصه این مقاطع عبارتاند از: ٤= زاویه شکست منحرفکننده اسپری که بزرگتر از ۹۰ درجه است. δ= زاویه کف منحرفکننده اسپری که تقریباً برابر ۸ درجه است.

7

سال ۲۱/ شمـاره ۶۰/ بهـار و تابستـان ۲۰۱۱

bsr= پهنای منحرفکننده اسپری که تقریباً ۰/۰۰۵LWL است.



شکل(۲): هندسه نمای جانبی اسپریریلهای مرسوم ۵- شبیه سازیهای هندسی و عددی ۵-۱ مدل سازی هندسی مسئله موردنظر شناور مورد مطالعه طبق ابعاد مدل مورد بررسی در مقالهی موردنظر با استفاده از خطوط بدنهی ارائهشده در

مقاله رسم و مدلسازی هندسی شدهاست.



شکل (۳): مشخصات هندسی ارائهشده از شناور مورد مطالعه[8]

۵-۲ شبیه سازی عددی مسئله موردنظر

۲۲

در این شبیهسازی جهت مدل سازی جریان آشفته از مدل آشفتگی $\mathcal{F} - \mathcal{F}$ دولایه تحقق پذیر استفاده شده است. همچنین به منظور مدل سازی سطح آزاد سیال مدل VOF مورداستفاده قرار گرفته است. رفتار دینامیکی مدل ctrlی دو درجه آزادی هیو^{۲۲} و پیچ^{۲۴} است. درنتیجه برای DFBI دارای دو درجات آزادی از به کار گیری مدل سازی شده از بخش قبل را با دقت موردنیاز به محیط نرم افزار شده از بخش قبل را با دقت موردنیاز به محیط نرم افزار شبیه سازی عددی وارد کنیم. دقت ترسیم هندسه یا تلرانس طراحی طبق استاندارد و راهنمای نرم افزار استار

- ²³ Heave
- ²⁴ Pitch

دامنه محاسباتی، ناحیه در فضای سهبعدی است که شبیه سازی در آن صورت می گیرد. چون در شبیه سازی آزمایش مقاومت، مدل ثابت نگه داشته می شود و سیال با سرعت تعیین شده (سرعتی برابر با حرکت مدل در حوضچه کشش) به آن بر خورد می کند؛ اندازه دامنه محاسباتی به مراتب از زمانی که مدل با سرعت مشخص در آب آرام حرکت کند کوچک تر است.

Simcenter STAR-CCM+



بین دو عمود طبق استاندارد ITTC

شبکهبندی حجمی شامل شبکههای ششوجهی است که بهصورت غیر سازمانیافته^{۲۵} تولید می شود به منظور ایجاد چنین شبکهای، نرمافزار +STAR CCM از تابع شبکه تراش خورده^{۴۲} استفاده می نماید. همچنین جهت دستیابی به تخمینی مناسب از تنش های برشی، بر روی سطح بدنه از شبکهبندی لایه مرزی^{۲۷} جهت گسسته سازی استفاده می گردد [11].



(نما از بغل)

²⁵ Unstructured

- ²⁶ Trimmer Mesh
- ²⁷ Prism Layer

ناحیههای کلوین ۱، کلوین ۲، کلوین ۳ جهت مدل سازی موج کلوین تعریف و ابعاد آن بر اساس نظریه موج کلوین تعیین شدهاست.



شکل(۶): نواحی بهبود شبکه در محیط شبیهسازی عددی (نما از بالا)

نمای کلی شبکهبندی حجمی دامنهی محاسباتی در صفحهی تقارن ارائه گردیده است.



شکل(۷): نمای کلی شبکهبندی حجمی دامنهی محاسباتی (نما از صفحهی تقارن)

8- نتايج

یکی از ویژگیهای رسیدن به حالت پایا در شبیهسازی آزمایش مقاومت، تشکیل سیستم موج کلوین است. شکل ۸ و شکل ۹ موج کلوین تشکیل شده ناشی از برخورد سیال به مدل را در حالت پایا به نمایش می گذارد. در این شکل نقاط پرفشار در سینه و پاشنه شناور که موج ایجاد قله موج ایجاد گردیده، قابل مشاهده است. در انتهای دامنه محاسباتی شرایطی در نظر گرفته شده است که موج انتشاری پس از توسعه میرا گردد. این امر از برخورد امواج به خروجی دامنه و بازگشت مجدد آن به سوی شناور





پاشش آب به اطراف بدنه می شود. با مقایسه شرایط آزمایشگاهی مشاهده می شود که تریم در سرعتهای بالا در بدنه دارای اسپریریل، کاهش قابل توجهی نسبت به بدنه بدون اسپریریل دارد. در تست عددی شناور هم این نتایج با درصد خطای ۰٫۰۹ که در محدوده قابل قبولی قرار دارد نمایش داده شده است.



شکل(۱۲): مقایسه ینتایج عددی و آزمایشگاهی برای تریم شناور در حالت نصب اسپری ریل و پوسته خالی بدنه با مقایسه شرایط آزمایشگاهی مشاهده می شود که ارتفاع مرکز ثقل در سرعتهای بالا در بدنه دارای اسپری ریل، بیشتر از بدنه بدون اسپری ریل است. در تست عددی شناور هم این نتایج با درصد خطای ۰٫۰۸ که در محدوده قابل قبولی قرار دارد نمایش داده شده است.

ЧF



شکل(۱۳): مقایسهی نتایج عددی و آزمایشگاهی برای افزایش ارتفاع مرکز ثقل شناور در حالت نصب اسپریریل و پوسته خالی بدنه

با مقایسه شرایط آزمایشگاهی مشاهده می شود که مقاومت شناور در سرعتهای بالا در بدنه دارای اسپری-ریل، کمتر از بدنه بدون اسپری ریل است. در تست عددی شناور هم این نتایج با درصد خطای ۰٫۰۹ که در محدوده قابل قبولی قرار دارد نمایش داده شده است.



شکل(۱۴): مقایسهی نتایج عددی و آزمایشگاهی برای مقاومت شناور در حالت نصب اسپریریل و پوسته خالی بدنه میزان درصد خطای نتایج عددی با آزمایشگاهی در نمودار تریم حدود ۹ درصد است که از رابطهی زیر محاسبه شده است.

$$Error = \frac{Exp \ value - Nom \ value}{Exp \ value} \tag{(A)} \\ \times 100$$

²⁸ Rise of CG

[*β*] Ikeda, Y, Katayma, T. porpoising oscillations of very-high-speed marine craft, Phil.Trans.R.Soc.Land.A.358, 2000.

[v] Savitsky.D ,Morabito,Morabito,M. Surface wavecontors associtated with the forebody wake of stepped planing hull, Meeting of the NEW YORK Metropolitan Section of The Society of Naval Architects and Marine Engineers, 2009.

[Λ] Jeonghwa Seo, Hak-Kyu Choi, Uh-Cheul Jeong, Dong Kun Lee, Shin Hyung Rhee, Chul-Min Jung, Jaehoon Yoo. Model tests on resistance and seakeeping performance of wave-piercing high-speed vessel with spray rails.*Ocean Engineering July 2016*.

[9] Savitsky. Daniel, Michael F. DeLorme, and Raju Datla. Inclusion of whisker spray drag in performance prediction method for high-speed planing hulls. Marine Technology 44.1, 2007.

[`•] Pierson,J.D.and Leshnover S, An analysis of fluid flow in the spray root and wade region of flat planing surface. Davidson Laboratory Technology Report NO.382, 1958.

سال ۲۹/ شمـاره ۶۰/ بهـار و تابستـان ۲۰۹۱

Ч С [11] ITTC – Recommended Procedures and Guidelines (Practical Guidelines for Ship Self-Propulsion CFD), 2014.

۷- نتيجهگيرى: جهت مشاهده و مقایسهی رفتار شناور تندرو ویو ییرسینگ، این بدنه در محیط نرمافزار Star CCM یکبار بدون نصب اسپری یل و بار دیگر با نصب اسپری-ریل تست شده است و در نهایت نتایج بدستآمده از این تست با نمونهی آزمایشگاهی خود مقایسه شدهاست. تستهایی که از بدنه گرفته شدهاست به شرح زیر می-باشند: ۱-تست زاويەتريم شناور ۲-تست ارتفاع مرکز ثقل شناور ۳–تست مقاومت شناور در هر سه تست شناور در محیط نرم افزاری، بهبود در شرححال های بالا حاصل شدهاست. به این صورت که تریم و مقاومت شناور در سرعتهای بالا در بدنه دارای اسپری-ریل،کمتر از بدنه بدون اسپریریل شده است. همچنین مشاهده می شود که ارتفاع مرکز ثقل در سرعتهای بالا در بدنه دارای اسپری یل، بیشتر از بدنه بدون اسپری یل است.

منابع:

[1] Holloway, Damien Scott. A high froude number time domain strip theory applied to the seakeeping of semi-SWATHs. Diss. University of Tasmania, 1999.

[7] Savisky,d. chapter iv planning craft of modern ship and craft, Naval Engineers Journul, 1985.

[r] Pierson, JD. and Leshnover, An Analysis of fluid flow the spray root and wade region of flat planing surface davidson laboratory technical report No.335, 1948.

[*] Smiley, Robert F. A Semiempirical Procedure for Computing the Water-Pressure Distribution on Flat and V-Bottom Prismatic Surfaces During Impact or Planing. No. NACA-TN-2583. NATIONAL AERONAUTICS AND SPACE ADMINISTRATION WASHINGTON DC, 1951.

[Δ] Shoemaker, J.M. Tank tests of flate and V-bottom planing Surface , NACA TN 509, 1934.