شبیهسازی عددی هواگرمکن خورشیدی صفحه تخت با تأثیر جاذب بهینه و شیشه دوجداره

علی زنگنه اینالو؛ محمد سفید؛ محمد صالح برقی جهرمی گروه مهندسی مکانیک، دانشکده مهندسی مکانیک، دانشگاه یزد، یزد، ایران استاد، دانشکده مهندسی مکانیک، دانشگاه یزد دانشجو دکتری تبدیل انرژی، دانشکده مهندسی مکانیک، دانشگاه یزد، یزد، ایران

چکیده هواگرم کنهای خورشیدی صفحه تخت به دلیل هزینه ساخت پایین و تعمیر و نگهداری آسان نسبت به سایر کلکتورها محبوبیت زیادی برای استفاده در گرمایش فضا و همچنین فرآیندهای صنعتی پیدا کرده است. یکی از مهمترین معایب هوا گرمکن های خورشیدی، عملکرد حرارتی پایین آنها می باشد. با توجه به این که با استفاده از سطوح گسترش یافته روی جاذب، استفاده از ندیشه ضخیم تر، استفاده از محیط متخلخل و تغییرات هندسی روی صفحه جاذب (موجدار کردن صفحه جاذب با الگوهای مختلف) روشهایی برای بهبود انتقال حرارت و عملکرد حرارتی هوا گرمکنهای خورشیدی با مورشیدی با روش دینامیک مختلف) روشهایی برای بهبود انتقال حرارت و عملکرد حرارتی هوا گرمکنهای خورشیدی با خورشیدی با روش دینامیک سیلات محسباتی بردسی شود و نتیجه آن با پژوهشهای انجام شده مقایسه و حالت بهینه انتخاب گردد. نتایج نشان می دهد که با افزودن تعدادی بافل به هراگرمکن، دمای خروجی و در نتیجه بازده کلی هواگرمکن افزایش می بابد. ماکزیمم میزان بازده حرارتی به مقدار ۸۲ درصد مربوط به وجود سه بافل در هواگرمکن خورشیدی بود. همچنین افزایش بیش از ۳ عددی بافل هنه معدار ۸۰ درصد مربوط به وجود سه بافل در هواگرمکن خورشیدی بود. و شیشه تک و دوجداره نشان می دهد که با فزودن تعدادی بافل به هراگرمکن، دمای خروجی و در نتیجه بازده کلی هواگرمکن و شیشه تک و دوجداره نشان می دهد که بینه ترین ضخامات برای هواگرمکن، دمای خروجی و در نتیجه بازده کلی هواگرمکن افزایش می به به از می دهد که با فزودن تعدادی بافل به هراگرمکن، دمای خروجی و در نتیجه بازده کلی هواگرمکن افزایش می بابد. ماکزیمم میزان بازده حرارتی به مقدار ۸۲ درصد مربوط به وجود سه بافل در هواگرمکن خورشیدی بود. انتخاب گرایش بیش از ۳ عددی بافل ها معدور به افزایش افت قشار می شود. نتایج بهینه سازی تغییر فاصله هوایی (ضخامت)

کلمات کلیدی انرژی خورشیدی، هوا گرمکن خورشیدی صفحه تخت، بارده حرارتی، صفحه جاذب بهینه، شیشه دو جداره Numerical simulation of flat plate solar air heater with optimal absorber effect and double glazed glass

Abstract flat plate solar air heaters have become very popular for use in space heating as well as industrial processes due to their low construction cost and easy maintenance compared to other collectors. One of the most important disadvantages of solar air heaters is their low thermal performance. Because using extended surfaces on the absorber, using thicker glass, using porous media and geometric changes on the absorber plate (waving the absorber plate with different patterns) are ways to improve heat transfer and thermal performance of the air heater. Solar heaters are low-cost, so in this numerical study, an attempt is made to investigate the geometrical changes created on the solar air heater with the computational fluid dynamics method, compare the result with the conducted researches, and select the optimal mode. The results show that by adding a number of baffles to the air heater, the outlet temperature and as a result, the thermal efficiency of the air heater increases. The maximum thermal efficiency of 82% was related to the presence of three baffles in the solar air heater. In addition, an increase of more than 3 baffles leads to an increase in pressure drop. The results of optimizing the change of air gap (thickness) and single and double glass show that the most optimal thickness for a flat plate solar air heater is about 15 to 18 cm thick. The thermal efficiency of double-glazed glass is 20% higher than that of single-glazed glass.

Keywords Solar Energy, Flat Plate Solar Air Heater, Thermal Efficiency, Optimal Absorber Plate, Double Glass

۱– مقدمه

مطالعات جديدي براي افزايش راندمان هواگرمكن هاي خورشیدی انجام شده که در ادامه به آنها پرداخته می-شود. فاتوم و همکاران به بهینه سازی هواگرمکن خورشیدی با صفحهای به صورت شبکه سیمی پرداختند. نتایج تحقیقات آنها نشان داد که با طول ۶۰ سانتی متر برای شبکه سیمی و دبی جریان هوا به مقدار ۰/۰۴۵ کیلوگرم برثانیه بیشترین راندمان هواگرمکن به مقدار ۷۶ درصد می رسد [۱۲]. سینگ و همکاران به بهینه سازی یک هوا گرمکن خورشیدی با استفاده از روش سطح پاسخ پرداختند. نتایج تحقیقات آن ها نشان داد که راندمان حرارتی ۵۰/۸۹ درصد و راندمان اگزرژی ۸/۷۶ درصد بدست می آید [۱۳]. کورپل و همکاران یک هوا کرمکن خورشیدی را مورد ارزیابی قراردادند و پارامتر عملکرد ترموهیدرولیک را برای بالههای مستطیلی بررسی کردند. حداکثر عملکرد ترموهیدرولیک ۲/۷۷ برای عدد رینولد ۲۰۰۰۰ با گام ۱۷/۲۲ به دست آمد. نتايج تحقيقات آنها نشان داد كه شبيه سازى انجام شده مطابقت خوبی با داده های تجربی دارد [۱۴]. برقی جهرمی و همکاران به شبیه سازی یک هواگرمکن خورشیدی مشبک متصل به خشک کن خورشیدی پرداخت. نتایج تحقیقات آن ها نشان داد که با کاهش نرخ جريان هوا دماي هواي خروجي هواگرمکن افزايش پيدا میکند. بیشترین بازده حرارتی مربوط به دبی ۰/۰۱۵ کیلوگرم برثانیه به مقدار ۷۸/۰۲ درصداست [۱۵]. برقی جهرمی و همکاران به ارزیابی یک هواگرمکن خورشیدی صفحه تخت با ماده تغییرفازدهنده و صفحه متخلخل پرداختند. نتایج تحقیقات آنها نشان داد که با استفاده ازذخیره کننده حرارتی بازده اگزرژی حدودا ۶ درصد افزایش یافته است. بیشترین بازده حرارتی

هواگرمکن های خورشیدی صفحه تخت '(FPSAH) به طور گستردهای برای حفظ و مدیریت انرژی در تعداد فزایندهای از تاسیسات مورد استفاده قرار گرفته است. آنها برای کاربردهای انرژی با درجه حرارت پایین که به دمای هوای زیر ۱۰۰ درجه سلسیوس نیاز دارند کاملا جذاب هستند به عنوان مثال مي توان به گرمايش فضاهای داخلی ساختمان، کم آبی محصولات صنعتی و خشک کردن محصولات کشاورزی و گیاهان دارویی اشاره كرد [۳-۱]. اشكالات عمده سيستم هراگرمكن-های خورشیدی شامل راندمان حرارتی نسبتا پایین و ظرفیت ذخیره حرارتی کم سیستم است. روش ایی برای بهبود راندمان حرارتی هواگرمکنهای خورشیدی مورد بررسی قرار گرفته است و پیشنهادات طراحی کمی یا کیفی برای هواگرمکن با راندمان بالا بر اساس تحلیل حساسیت یارامترهای بحرانی، از دیدگاه مواد، توسعه یافته است؛ برای این منظور از صفحه جاذب از جنس آهن [۵–۴]، فایبرگلاس به رنگ مشکی[۶] و از جنس استیل [۷] استفاده شده است. همچنین بهینهسازی ساختار هواگرمکن در مطالعات محققان به صورت استفاده از صفحه جاذب با هندسه مخروطي [٨]، استفاده از صفحه جاذب از جنس مس به صورت کویل مارپیچ [۹]، استفاده از صفحه جاذب به صورت دو مسیره و قرار دادن بافل در مسیر اول و تیغه در مسیر دوم [۱۰] و استفاده از صفحه جاذب موجدار [۱۱] مورد بررسي قرار گرفته است. افزودن پرهها در گذر جریان هوا به طور گسترده به عنوان یک روش موثر برای افزایش راندمان حرارتی در نظر گرفته می شود [۳-۲].

¹ Flat Plate Solar Air Heater

توجه به پارامترهای مختلف به طور همزمان مورد بررسی قرار نگرفته است. بنابراین نوآوری این پژوهش بهینهسازی هواگرمکن خورشیدی صفحه تخت از لحاظ پارامترهای مختلف با استفاده از پره (تعدادپره در حالت-های مختلف) و بدون پره، تغییرفاصله هوایی و دو جداره به طور همزمان مورد بررسی قرارگرفته است. کانتورهای دما و سرعت به روش دینامیک سیالات محاسباتی در نرم افزار انسیس فلونت استخراج شد و پارامترهای بازده حرارتی و افت فشار برای حالتهای مختلف مورد بررسی قرارگرفت. هواگرمکن خورشیدی صفحه تخت برای متصل شدن به خشککن خورشیدی و آب گرم کن خورشیدی طراحی شده است.

برای بررسی عملکرد هواگرمکن خورشیدی ابتدا باید معادلات حاکم بر جریان در آن را شناخت. همچنین جهت سادهساری معادلات حاکم و همچنین افزایش سرعت محاسبات، می بایست فرضیاتی را در نظر گرفت که در ادامه فکر میشوند. معادلات حاکم بر جریان عبارت اند از معادلات پیوستگی، مومنوم و انرژی، اما ازآنجایی که در هواگرمکن خورشیدی از انرژی خورشید جهت گرم کردن سیال کاری استفاده می شود باید معادله انتقال تشعشعی را هم در نظر داشت. این معادلات در ادامه ذکر می شوند. در این تحقیق، به منظور ساده سازی معادلات،فرصیات زیر در نظر گرفته شد: انتقال حرارت از کف هواگرمکن ناچیز در نظر رفته مي شود. ۲- اتلاف گرما از ورودی و خروجی هواگرمکن ناچیز در نظر گرفته می شود.

هواگرمکن به مقدار ۴۵/۹۲ درصد است [۲]. پارسا و همکاران یک هواگرمکن خورشیدی با بافلهای مکعبی را شبیه سازی و بهینه سازی کردند. نتایج تحقیقات آنها نشان داد که بالاترین عملکرد ترموهیدرولیک با مقدار ۳/۴۳ برای عدد رینولدز ۵۰۸۰ به دست آمد [۱۶]. یاتگیتر و همکاران به بررسی تجربی و عددی یک هواگرمکن خورشیدی صفحه تخت با جریانهای موازی و مخالف در داخل هواگرمکن پرداختند. نتایج تحقیقات آنها نشان داد که میانگین راندمان حرارتی بین ۱۱ تا ۴۴ درصد متغیر است. مدلهای محاسباتی، بازده حرارتی را بین ۶/۷۵ تا ۹/۰۱ درصا از مقدار اندازه گیری شده، بسته به ورودی توان تابشی خورشیدی مورد استفاده، بیش از حد پیشبینی میکنند [۱۷]. حیدری و مسگرپور به تحليل تجربي و مدلسازي عددي هواگرمکن خورشيدي صفحه تخت با مسير جريان مارپيچ برداختند نتایج تحقیقات آنها نشان داد که میانگین راندمان حرارتی هواگرمکن خورشیدی با دو مسیر جریان با کانال مارپیچ ۱۴/۷ درصد بیشتر از مجرای ساده و ۸/۶ درصد بیشتر از هواگرمکن خورشیدی با دو مسیر جریان با پره با سرعت جریان جرمی یکسان برآورد شده است [۱۸]. اخباری و همکاران به مدلسازی و مطالعه تجربی یک هواگرمکن خورشیدی با کانال مثلثی پرداختند. نتایج تحقیقات آنها نشان داد که در مقایسه با یک مدل انتگرال معادلات تراز کلی انرژی، مدل توسعهیافته کاهش ۵۰ درصدی خطا را در پیشبینی بازده حرارتی و دمای هوای خروجی نشان میدهد. حداکثر بازده حرارتی سیستم را می توان در نرخ جریان جرم هوا ۰/۰۴۵ کیلوگرم بر ثانیه به دست آورد [۱۹]. با توجه به بررسی مطالعات پیشین، شکاف تحقیقاتی در زمينه بهينهسازي هواگرمكن خورشيدي صفحه تخت با

۳- انتقال حرارت بین بافل و صفحه جاذب ناچیز در نظر رفته می شود.
 ۴- فرض می شود که تشعشعات با طول موج بلند ارسالی از صفحه جاذب نمی تواند مستقیما به پوشش شیشه ای بالایی برسد و همچنین با محیط هم نمی تواند تبادل حرارت داشته باشد.

با توجه به فرضات در نظر گرفته شده اتلاف گرما دركلكتور صفحه تخت به صورت جابجايي و تشعشع بین پوشش شیشهای بلایی و محیط اطراف خلاصه مى شود. بەمنظور بررسى تأثير ھندسەي جاذب روى عملكرد هواگرمکن خورشیدی و بهبود عملکرد آن، از روش شبیهسازی مبتنی بر آنالیز حجم محدود استفادهشده است. برای رسیدن به این هدف، ابتدا باید مدل مدیعدی هواگرمکن، طراحی شود. بدین منظور از نرمفزار سالیدورک'، استفاده شده است. سیس جهت اعمال شرایط مرزی و اولیه، مش بندی، حل مسئله، استخراج نتایج و تجزیهوتحلیل آنها این مدل سهبعدی وارد نرم-افزار انسیس فلوئنت^۳ میشود. در این پژوهش، جریان مغشوش، غیرقابل تراکم، سهبعدی و سیال هوا در یک هواگرمکن خورشیدی با استفاده از معادلات حاکم پیوستگی، مومنتوم و انرژی مورد بررسی قرار میگیرد. لازم به ذكر است كه يكي از علتهايي كه مي توان جريان را مغشوش در نظر گرفت وجود جدایی جریان به علت وجود بافلها است [٢١–٢٠]. تأثير وجود فين، تعداد فین، سرعتهای ورودی جریان، فاصله هوایی و ضخامت یوشش شیشهای بر روی عملکرد و کارایی هواگرمکن خورشیدی صفحه تخت بررسی می شود. یک هواگرمکن خورشیدی از چندین قسمت تشکیل می شود

² Solid Works, version 18.0.0

مانند پوشش شیشهای، کانال عبور هوا وصفحه جاذب. در هواگرمکن خورشیدی که در این بخش موردبررسی قرار میگیرد از صفحات (بافل) در کانال هوا استفاده میشود. در شکل ۱ هواگرمکن خورشیدی صفحه تخت با صفحات جاذب را نشان میدهد.



شکل۱- هواگرمکن خورشیدی درنظرگرفته شده در این پژوهش

در این پژوهش از مدل آشفتگی K-epsilon Realizable استفاده شده است. مدل توربولانسی K-epsilon نیت Realizable نیت به مدلهای دیگر خانواده -K epsilon زمانی که جریان دارای گرادیان معکوس یا جلایش است بسیار عالی کار میکند. در تمامی آزمایشات عدد ریتولدز محاسبه شده در محدوده ۲۷۰۰ تا ۱۱۰۰۰ است که نشان دهنده الگوی جریان مغشوش است. شبکه بندی هندسه در شکل ۲ ارائه شده است. همان طور که مشخص است از شبکه بندی سازمان یافته استفاده شده است.



³ ANSYS workbench 2.0 framework version 19.0.0

شکل۲- هواگرمکن خورشیدی صفحه تخت مش بندی شده هواگرمکن خورشیدی با ابعاد ۰/۱۲ × ۱ × ۲ متر در شکل۱ درنظر گرفتهشده که مشخصات آن در جدول۱ ارائه شده است.

جدول ۱- مشخصات هو اگرمکن خورشیدی صفحه

اجزاء هواگرمكن خورشيدى	مشخصات (ابعاد و انداره)
صفحه تخت	
صفحه جاذب	هواگرمکن خورشیدی با ابعاد ۲ /۱ × ۲ × ۲
	متر است.
دریچه هوای ورودی	جریان از قسمت ورودی که یک در چه مربعی
	۶۰ × ۲۰ میلیمتر است، وارد و از سمت دیگر
	آن خارج میشود.
شيشه	صفحهی بالایی از جنس شیشه با ضخامت ۴
	میلیمتر و صفحهی پایینی از جنس ألومینیوم و
	دارای ضریب جذب مشخص است.

۳– مبانی تئوری روش دینامیک سیالات محاسبات (CFD)

مدل سازی هواگرمکن خورشیدی صفحه تخت با استفاده از روش دینامیک سیالات محاسباتی با سه معادله اصلی شامل معادله پیوستگی، معادله مومنتوم و انرژی انجام شد.[۲۲–۲۴]. ازآنجایی که جریان با سرعت پایین جریان دارد و عدد ماخ پایین است پس می توان جریان را به صورت تراکم ناپذیر در نظر گرفت. بر این اساس، معادله ی پیوستگی به صورت زیر خلاصه می شود: (۱)

معادله مومنتوم نیز بر اساس فرضیات مسئله، به صورت زیر نوشته می شود: $\frac{\partial p \vec{v}}{\partial t} + \nabla . (\rho \vec{v}. \vec{v}) = -\nabla p + (\tau)$ (۲) $\nabla . (\mu (\nabla \vec{v} + \nabla \vec{v}^T))$

⁴ DO

که در این معادلات p چگالی (کیلوگرم بر متر مکعب) جريان، *µ* ويسكوزيته (نيوتن ثانيه بر مترمربع) سيال، فشار (نیوتن بر مترمربع)، ٧ سرعت سیال (متربرثانیه) و زمان جريان (ثانيه) هستند. tمعادله انرژی برای جریان سیال و کلکتور خورشیدی را نيز مي توان به صورت زير بيان كرد: $\frac{\partial \rho H}{\partial t} + \nabla . \left(\rho \vec{\nu} H \right) = \nabla . \left(k \nabla T \right)$ (۳) که در رابطه (۳)، H آنتالیی (ژول بر کیلوگرم)، T دما (کلوین)، k هدایت حرارتی (وات بر متر کلوین) هستند. همچنین میزان آنتالیی در کلکتور را نیز بهصورت زیر مي توان تعريف كرد: $H = \int_{T_{ref}}^{T} C_P dT$ (۴) که در رابطه (۴)، *C_P گر*مای ویژه هوا (ژول بر کیلوگرم کلوین) و Tref دمای مرجع هست که برابر ۳۰۰ کلوین در نظر گرفته شده است. از مدل مجزا مازی معادلات ۲ برای مدلسازی تشعشع جهت انتقال حرارت بين جاذب، شيشه و ديواره استفاده می شود. مجزا سازی، معادلات انتقال تشعشع را برای گره و الدانها در نظر می گیرد. معادلات انتقال تشعشعی برای جذب، تشعشع و پخش برای یک موقعیت اختیاری تر در یک محدوده در جهت تر میتوان نوشت. معادله ۵، انتقال تشعشعی برای جذب، تشعشع و پخش در حد متوسط را بر اساس معادلات مجزا سازی نشان مىدھد: $d\Omega' \nabla . (I(\vec{r}, \vec{s})\vec{s}) +$ (۵) $(a + \sigma_s)I(\vec{r},\vec{s}) = an^2 \frac{\sigma T^4}{r} +$ $\frac{\sigma_s}{4\pi} \int_0^{4\pi} I(\vec{r}, \vec{s}') \varphi(\vec{s}, \vec{s}')$ که دررابطه (۵)، تربردار موقعیت، تجبردار جهت، 'تجبردار جهت پراکندگی، a ضریب جذب، a شاخص انعکاس،

 $\sigma_{
m s}$ ضریب پخش، σ ثابت استفان بولتزمن، I شدت تشعشع، T دمای محلی، arphi تابع فاز، $'\Omega$ زاویه جسم هستند.

اثر ویسکوزیته سیال، شناوری و آشفتگی باید برای فرآیند شبیه سازی در نظر گرفته شود تا تصویر دقیقی از توزيع هوا و انتقال جرارت از طريق سيستم هواگرمكن خورشیدی صفحه تخت بدست آید. مدل K-epsilon یکی از قابل اعتمادترین مدلهایی است که وجود دارد. مدل دارای دو معادله انتقال است که پدیده آشفته در شبيه سازي ديناميك سيلات محاسباتي ٥ را توصيف مي-کند. مدل K-epsilon به عنوان مدل موفقی است که به طور گسترده مورد استفاده قرار می گیرد. دو معادله آندفته ذکر شده برای مدلسازی دینامیک سیالات محاسباتی به صورت زیر نشان داده شده است [۱۶] $\frac{\partial}{\partial t}(\rho k) + \frac{\partial}{\partial x_i}(\rho k u_i) = \frac{\partial}{\partial x_i} \left[(\mu + \frac{\partial}{\partial x_i}) \right] = \frac{\partial}{\partial x_i} \left[(\mu + \frac{\partial}{\partial x_i}) \right] = \frac{\partial}{\partial x_i} \left[(\mu + \frac{\partial}{\partial x_i}) \right] = \frac{\partial}{\partial x_i} \left[(\mu + \frac{\partial}{\partial x_i}) \right] = \frac{\partial}{\partial x_i} \left[(\mu + \frac{\partial}{\partial x_i}) \right] = \frac{\partial}{\partial x_i} \left[(\mu + \frac{\partial}{\partial x_i}) \right] = \frac{\partial}{\partial x_i} \left[(\mu + \frac{\partial}{\partial x_i}) \right] = \frac{\partial}{\partial x_i} \left[(\mu + \frac{\partial}{\partial x_i}) \right] = \frac{\partial}{\partial x_i} \left[(\mu + \frac{\partial}{\partial x_i}) \right] = \frac{\partial}{\partial x_i} \left[(\mu + \frac{\partial}{\partial x_i}) \right] = \frac{\partial}{\partial x_i} \left[(\mu + \frac{\partial}{\partial x_i}) \right] = \frac{\partial}{\partial x_i} \left[(\mu + \frac{\partial}{\partial x_i}) \right] = \frac{\partial}{\partial x_i} \left[(\mu + \frac{\partial}{\partial x_i}) \right] = \frac{\partial}{\partial x_i} \left[(\mu + \frac{\partial}{\partial x_i}) \right] = \frac{\partial}{\partial x_i} \left[(\mu + \frac{\partial}{\partial x_i}) \right] = \frac{\partial}{\partial x_i} \left[(\mu + \frac{\partial}{\partial x_i}) \right] = \frac{\partial}{\partial x_i} \left[(\mu + \frac{\partial}{\partial x_i}) \right] = \frac{\partial}{\partial x_i} \left[(\mu + \frac{\partial}{\partial x_i}) \right] = \frac{\partial}{\partial x_i} \left[(\mu + \frac{\partial}{\partial x_i}) \right] = \frac{\partial}{\partial x_i} \left[(\mu + \frac{\partial}{\partial x_i}) \right] = \frac{\partial}{\partial x_i} \left[(\mu + \frac{\partial}{\partial x_i}) \right] = \frac{\partial}{\partial x_i} \left[(\mu + \frac{\partial}{\partial x_i}) \right] = \frac{\partial}{\partial x_i} \left[(\mu + \frac{\partial}{\partial x_i}) \right]$ (6) $\left(\frac{\mu_{t}}{\sigma_{k}}\right)\frac{\partial_{k}}{\partial x_{i}}+G_{k}+G_{b}-\rho\varepsilon-Y_{M}+S_{k}$ $\frac{\partial}{\partial t}(\rho\varepsilon) + \frac{\partial}{\partial x_i}(\rho\varepsilon u_j) = \frac{\partial}{\partial x_i}\left[(\mu + \frac{\partial}{\partial x_i}(\rho\varepsilon u_j) - \frac{\partial}{\partial x_i}(\rho\varepsilon u_j)\right] + \frac{\partial}{\partial x_i}(\rho\varepsilon u_j) = \frac{\partial}{\partial x_i}(\rho\varepsilon u_j) + \frac{\partial}{\partial$ (Y) $\frac{\mu_t}{\sigma_{\varepsilon}} \frac{\partial_{\varepsilon}}{\partial x_i} + \rho C_1 S_{\varepsilon} - \rho C_2 \frac{\varepsilon^2}{k + \sqrt{v\varepsilon}} + C_{1\varepsilon} \rho \frac{\varepsilon}{k} C_{3\varepsilon} P_b + S_{\varepsilon}$ C_2 ، C_1 ، ε و k اعداد پرانتل برای k و σ_{κ} و σ_{κ} و $G_{3\varepsilon}$ ثابتهای معادله جریان مغشوش میباشد. در قسمت شبیهسازی برای معادلات مومنتوم و انرژی اعمال شده معادلات ديفرانسيلي درجه دو در نظر گرفته شد. برای ارتباط فشار و سرعت از روش سیمپل^۶ استفاده شد، چرا که در مسائلي که داراي جريان هاي توربولانسي هستند استفاده از اینروش منجر به حصول بهینهترین جواب می شود [۲۳–۲۲]. برای حل معادلات مومنتوم و پیوستگی از حل کننده ی مبتنی بر فشار^۷ استفاده شد. برای

⁵ CFD
⁶ SIMPLE
⁷ Pressure Base

الگوریتم حل از الگوریتم کوپل شده[^] استفاده شد. در این الگوریتم معادلات مومنتوم و پیوستگی بهصورت ترکیبی حل میشوند. که این کار باعث تسریع در همگرایی حل میشود. همچنین محدوده مورد نظر برای همگرایی باقیمانده برای معادلات جرم و مومنتوم به میزان ^۲-۱۰ و برای معادله انرژی به میزان ^۵-۱۰ لحاظ گردید.

مشخصات سیال و شرایط مرزی در جدول ۱ و شکل ۳ نشان داده شده است. در این جدول تمامی شرایط مرزی برای میدان حل ذکرشده است. برای شرط مرزی ورودی چویان از شرط مرزی ورودی^۹ استفاده شده است. سرعتهای مرزی ۲،۴و۶ متر بر ثانیه برای جریان هوای ورودی در نظر گرفته می شود و برای هرکدام از سرعت-های ورودی در نظر گرفته شده یکبار مسئله حل شده و کارایی هواگرمکن خورشیدی محاسبه و این مقادیر باهم مقایسه می شوند. در قسمت ورودی شدت توربولانس ادرصد در نظر گرفته شده است. معنیت نش ایجاد شده توسط نرمافزار بر چگونگی حل مسئله بسیار تاثیرگذار است. برای مش بندی میدان حل از پردازشگر انسیس هشینگی استفاده شده است.

ط مرزی	ت سیال عامل و شرای	جدول ۱ – مشخص
مکان	نوع شرایط مرزی	خواص
ورودى	Velocity Inlet	

	versenty milet	-
خروجى	Pressure Outlet	-
صفحه	Heat Flux	$\varepsilon_c = 0.1$

⁸ Coupled

- 9 Velocity Inlet
- ¹⁰ ANSYS Meshing

براي	حىشده	ں طرا	المانهاي	و	گرەھا	تعداد	جدول۲-
------	-------	-------	----------	---	-------	-------	--------

حالتهای مش بندی مختلف

حالت	حالت	حالت	حالت	حالت	
پنجم	چهارم	سوم	دوم	اول	
1880108	1098201	٣٧۵٨٩٠	۵۱۳۱۶	۳۲۱۶۱	تعداد گرہ
1.17489	195422	2.9742	४८०४८७	18498	تعداد المان

مقدار بازده هواگرمکن برای هرکدام از حالتهای ذکر شده محاسبه شد، که در شکل ۴ نشان داده شده است.



شکل۴- مقایسه ی بازده با پنج نوع مش بندی مختلف

با بررسی شکل ۴ می توان دریافت که میزان بازده حرارتی درحالتهای چهارم و پنجم نعییر چندانی نداشته است. زیرا هرچه مش بندی ریزتر می شود نرم افزار برای حل ازسریهای نامتناهی استفاده می کند. در این سریها عملیات گرد کردن اعداد صورت می گیرد و نرم افزار باید حجم محاسبات خود را افزایش دهد. بنابراین با گرد کردن اعداد در حجم محاسبات زیاد خطای بیشتری حاصل می شود.

در محاسبات عددی داشتن تعداد گره و المان بیشتر لزومی برداشتن جواب صحیح تر نمی باشد؛ بلکه احتمال خطا هم افزایش می یابد. بنابراین مش بهینه در این شبیه سازی، حالت سوم انتخاب شده است. -۲- اعتبار سنجی

جاذب		
	Mix Boundary Condition	$\rho = 2500^{Kg} / m^3$
پوشش بالايى	$h_f = 20 \ ^{W}/m^2k$	$C_p = 800 \ ^J/_{Kg.k}$
(شیشه)	$t_f = 15 \ ^\circ \mathrm{C}$	$\lambda = 0.75 \ W/_{m.k}$
	$\varepsilon_g = \alpha_g = 0.9$	

بافل	Adiabatic	-
ديوارەھاي	Adiabatic	_

جان

Mix Boundary Condition

Velocity Inlet

Adiabatic Heat Flux شکل ۳- شرایط مرزی انتخاب شده در این پژوهش

پنج نوع مشبندی مختلف برای هواگرمکن طراحی شده است. تعداد گرهها و المانهای به کاربر ده شده برای انجام مشبندی در جدول ۲ نشان داده شده است. برای هر کدام از این حالتها مسئله حل شد و میزان بازدهی (کارایی) هواگرمکن با استفاده از رابطهی ۶ محاسبه شد [۲۵–۲۷]. $\eta_c = \frac{mc_p(T_{out} - T_{in})}{AG}$

که در این رابطه *m* نرخ دبی ورودی به هواگرمکن (کیلوگرم برثانیه)، *C*p ظرفیت گرمایی هوا (ژول بر کیلوگرم کلوین)، *T*out دمای خروجی از هواگرمکن (کلوین)، *T*in دمای هوای ورودی (کلوین)، *A* سطح پوشش شیشهای بالایی هواگرمکن (مترمربع) و *G* میزان تابش خورشیدی به سطح هواگرمکن است.

برای بررسی اعتبار مدلسازی و تائید نتایج حاصل از این پژوهش، هواگرمکن با ابعاد ذکرشده توسط هو و همکاران [۲۷] در سال ۲۰۱۸ موردبررسی قرار گرفت. آنها یک هواگرمکن صفحه تخت با چهار صفحه با ضخامت ۱۰ میلیمتر و با فاصلههای مساوی و طول ۷۰۰ میلیمتر تعریف کردند که هرکدام از این صفحات دارای سه سوراخ مربعی شکل با ابعاد ۶۰ × ۶۰ میلیمتر بوده که با فاصلههای مساوی از هم (۱۳۰میلیمتر) قرار گرفته است. این هواگرمکر در شکل ۵ نشان داده داده



شکل۵- هواگرمکن صفحه تخت بررسیننده توس هو و همکاران [۲۷]

همانند مراحل پیشین ابتدا این هواگرمکن مدلسازی شد که مدل طراحی شده در شکل ۶ نشان داده شده است. برای مش بندی هواگرمکن طراحی شده از مش بندی مکعبی استفاده شد. برای این کار فرآیند استقلال مش همانند نمونه های پیشین انجام شد که مدل مش بندی شده نهایی در شکل ۷ نشان داده شده است.



¹¹ Bulk temperature

شکل ۶- مدل سه بعدی طراحی شده برای معادل سازی هواگرمکن بررسیشده توسط هو و همکاران



شکل۷- مدل مش بندی نهایی برای هواگرمکن طراحی شده با مدل هو و همکاران

پس از مش بندی مدل و اعمال مقادیر ورودی برای سرعتهای (۴،۲ و ۶ متربرثانیه) و شرایط مرزی مسئله طبق نمونه های پیشین، نهایتا مسئله حلشد و پارامترهای خروجی استخراج شد. برای اعتبارسنجی نتایج بهدستآمده ۵ نقطه در موقعیت های نشان داده شده در شکل (مشخص شد و میزان دمای بالک^{۱۱} برای این نقاط استخراج گردید.



دمای بالک استخراج شده با مقادیر تجربی بهدست آمده توسط هو و همکاران مقایسه شد که نتایج این بررسی مقایسهایی، در نمودار ارائهشده درشکل ۹، ارائهشده است. همان طور که از این نمودار می توان مشاهده نمود، این مقادیر اختلاف کمی باهم دارند. نقطهی ۱ همان ابتدای تیغه اول هست که دارای دما در حدود ۴۸ کلوین است و جریان با عبور از تیغهها و رسیدن به انتهای

هواگرمکن (نقطهی شماره ۵) گرم شده و دمای آن بالا میرود که میزان اختلاف دمای خروجی هواگرمکن در حالت شبیهساز شده با مقادیر آزمایشگاهی استخراج شده توسط هو و همکاران کمتر از ۵ کلوین اختلاف دارد که با توجه به حجم هواگرمکن مقدار خیلی کمی میباشد. این مقایسه نشان میدهد که از نتایج شبیهسازی با اطمینان می توان برای استخراج کانتور و سایر پارامترهای هواگرمکن استفاده کرد.



۴- تحليل نتايج

۴–۱– نتایج شبیه سازی بدون بافل

پس از همگرا شدن مسئله تمامی کانتورهای دما، سرعت و جریان برای سه ورودی سرعت ۲،۴،۶ متر بر ثانیه استخراج شدند. شکل ۱۰ مقدار کانتورهای دمای استاتیک برای سرعتهای مختلف را نشان می دهد.







شکل ۱۰ - کانتورهای دمای استاتیک برای سرعتهای الف) ۲ m/s و ج) ۳ m/s و ج/ برای به دست آوردن کانتور دمای استاتیک ابتدا یک صفحه ایزو در وسط میدان حل تعریف شد و کانتورهای دمه و سرعت در این صفحه محاسبه شدند. علت تعریف این صفحه این است که تأثیرات کمتری از دیوارههای جانبی و بالایی و چایینی می پدیرد. همان طور که در شکل ۱۰ نشان داده شده است، مقادیر دمای استاتیک با تغییر سرعت ورودی نغییر چندانی نداشته است. اما مقادیر دما در سرعت ۶ متر بر ثانیه به نسبت بیشتر است بنابراین با افزایش سرعت، دمای هوای داخل هواگرمکن بیشتر می شود.

برای بررسی بیشتر این نتایج، کانتورهای سرعت درشکل ۱۱ نشان دادهشده است. همانطور که مشاهده میشود جریان هوا پس از ورود به هواگرمکن با سرعت ورودی به انتهای هواگرمکن رسیده و پس از برخورد با دیواره

شروع به چرخش میکند. هوا در ابتدا سمت پایین و قسمت وسط هواگرمکن تقریبا ساکن مانده و درنتیجه دمای آن باید بیشتر باشد چراکه این مقدار هوا تحت تأثیر گرمای بیشتری است. این موضوع در کانتورهای دمای استاتیک در شکل ۱۰ نیز آمده است.

بنابراین با افزایش سرعت جریان ورودی، دمای خروجی و درنهایت بازده هواگرمکن افزایش مییابد. بهاین علت که با افزایش سرعت ورودی، توربولانس جریان بیشتر شده و جریان چرخشی خود انرژی جنبشی جریان را بالابرده و درنهایت دمای سیال افزایش مییابد.

شکل ۱۱- کانتورهای سرعت جریان برای سرعتهای الف)۲ m/s و ج)۳ k و ج)۳ k شکل ۱۲ نمودار تغییرات بازده حرارتی برای سرعتهای مختلف نشان داده شده است. همان طور که مشاهده می شود، با افزایش سرعت از ۲ به ۳ متر بر ثانیه، تغییرات بازده محسوس و بسیار قابل توجه است، اما افزایش سرعت به مقادیر بیش از ۳ متر بر ثانیه، تأثیری قابل توجه روی میزان بازدهی ندارد.







شکل ۱۳- طراحی هواگرمکن خورشیدی صفحه تخت با چهار بافل با در نظر گرفتن سرعت ورودی ۳ متر بر ثانیه برای ورودی و اعمال تمامی شرایط پیشین حل اجرا شد، که در ادامه نتایج استخراج شده ارائه شدهاند. شکل ۱۴ کانتور استخراج شده برای دما را نشان می دهد. همان طور که مشاهده هی شود در این حالت دمای هواگرمکن افزایش داشته است. به طوری که دما نسبت به مواگرمکن افزایش داشته است. به طوری که دما نسبت به است. دلیل افزایش دما این است که با اضافه کردن تعداد بافل ها مقادیر و یک های جریان افزایش داشته است؛ و بافل ها مقادیر و یک های جریان افزایش داشته است؛ و و توربولانس ایجاد می شود[۲۷–۲۹].





شکل ۱۵- کانتور سرعت جریان در حالت چهار بافل با در نظر گرفتن تغییر در تعداد تیغههای بافل و بافل هایی به تعداد ۲،۳،۶،۳۰۲ و ۹ در نظر گرفته شد و فرآیندهای استقلال مش برای هرکدام از این حالتها انجام شد و مقادیر خروجی دما و بازده هواگرمکن استخراج شد. شکل ۱۶ کانتورهای دمای استاتیک را برای تعداد بافل-های متفاوت نشان میدهد. با بررسی کانتورها مشاهده های متفاوت نشان میدهد. با بررسی کانتورها مشاهده یکنواختی دما بیشتر است یا به اصطلاح جریان یکنواختی دما بیشتر است یا به اصطلاح جریان از عبور از بافل گرم شده و مقداری از این جریان گرم شده در بست بافل آخر به دام میافتد و شروع به شده در بست بافل آخر به دام میافتد و شروع به



حالت ۳ بافل بیشتر است که علت افزایش دما منجر به اتلاف حرارتی بیشتر ناشی از انتقال حرارت جابهجایی







شکل ۱۷- دمای استانیک در سطح پوشش شیشهای برای حالت (الف) سه بافل، (ب) نه بافل کا ۱۸ باز محمد ایت در تعداددافا دای مختلف و

شکل ۱۸ بازده حرارتی در تعداد بافل های مختلف را نشان می دهد. همان طور که مسخص است بیشترین بازده مربوط به حالت ۳ بافل است چراکه میانگین دمای سطح شیشه، میانگین دمایی در صفحه میانی و توربولانس جریان در این حالت نسبت به سایر حالتها عملکرد بهتری داشته است. این نمودار نشان می دهد که راندمان در حالت ۳ بافل به مقدار ۸۲/۴۸ درصد است و در بافل ها از میزان عملکرد هواگر مکن کاسته می شود. دلیل آن را میزان افزایش دما در سطح شیشه، میزان افزایش توربولانس جریان و افت فشار را می توان بیان کرد. (5)

(ج)

Ĭ • ...

Ť•.

Ì٠.

شکل ۱۶– کانتورهای دما، (الف) دوبافل، (ب) سه بافل، (ج) شش بافل، (د) هشت بافل و (ه) نه بافل شکل ۱۷ کانتورهای دما در سطح پوشش شیشهای برای حالت ۳ بافل و ۹ بافل را نشان میدهد. همان طور که مشخص است در حالت ۹ بافل میانگین دما نسبت به ضخامت کلکتور فضای بیشتری برای انتقال حرارت جابه جایی ایجاد می شود و فاصله شیشه و صفحه جاذب هم افزایش می یابد و میزان اتلاف حرارت تشعشعی به میزان ناچیزی کم می شود. با افزایش ضخامت کلکتور و بزرگتر شدن فضا، مشکل ایزوله کردن این فضا و جلوگیری از اتلاف حرارتی پیش می آید که در این حالت ضخامت هواگرمکن بین ۱۵ تا ۱۸ سانتی متر بهترین گزینه می باشد.



. شکل ۲۰- تغییرات بازده نسبت به ضخامت کلکتور

۲–۴– تأثیر تغییر ضخامت شیشه روی بازده تأثیر ضخامت شیشه و یا به اصطلاح چند جداره کردن شیشه بر روی عملکرد هواگرمکن موردبررسی قرار گرفت. برای این کار هراگرمکن با ۳ بافل با استفاده از شیشهی تک جداره و دوجداره شبیه سازی شد. مقادیر کانتورهای استخراج شده برای ده در شکل ۲۱ نشان داده شده است. همان طور که مشخص است میزان افزایش دما در حالت دو جداره بیشتر از حالت تک جداره است [۳۱–۳۲] بنابراین ضریب هدایت حرارتی و میزان اتلاف انتقال حرارت جابه جایی در حالت دو جداره به مراتب کمتر از حالت تک جداره است. همان طور که مشخص است میزان در حالت دو مدان میزان در حالت دو جداره است.



شکل۱۸- تغییرات بازده در برابر تعداد بافل

نمودار افت فشار نسبت به تعداد بافل در شکل ۱۹ نشان داده شده است. همان طور که مشخص است با افزایش تعداد بافل ها مرزان افت فشار افزایش می یابد [۲۷]. به این دلیل که با افزایش تعداد بافل ها میزان مقاومت جریان بیشتر شده و درنتیجه اختلاف فشار ورودی با فشار خروجی افزایش یافته که نتیجه و آن افزایش افت فشار در هواگر مکن می شود.

شکل۱۹– تغییرات افت فشار نسبت به تعداد بافلها ۴–۳– بررسی تغییر فاصلهی هوایی هواگرمکن بر

4 6 Number of baffles

2

بازده

10

برای بررسی تأثیر فاصلهی هوایی از شیشه تا صفحه جاذب مقادیر این فاصله بهصورت ۱۸،۱۵،۱۲،۶ و ۲۴ سانتیمتر در نظر گرفته شد. معادلات حاکم برای هر یک از این حالتها در نظر گرفته شد و میزان بازده حرارتی استخراج شد. شکل ۲۰ تغییرات بازده نسبت به تغییر فاصله هوایی را نشان میدهد. همان طور که مشخص است با افزایش ضخامت کلکتور ابتدا بازده افزایش می-یابد و سپس به یک مقدار ثابت میرسد. با افزایش



(ب) شکل ۲۱ - کانتور دمای استاتیک، الف) شده دو جداره، ب) شیشه تک جداره کانتور دمای استاتیک در سطح شیشه برای هر دو حالت تک جداره و دو جداره در شکل ۲۲ نشان داده شده است. میزان دما در سطح شیشه در حالت دو جداره مقلاری بیشتر از حالت تک جداره است؛ اما از آنجایی که ضریب هدایت حرارتی در این حالت نسبت به حالت تک جداره به مراتب از حالت تک جداره کمتر می باشد. بنابراین بیشتر گرما از طریق تشعشع و جابه جایی به سطح جاذب بیشتر گرما از طریق تشعشع و جابه جایی به سطح جاذب

Ť٠.,





(ب) شکل۲۲- کانتور دمای استاتیک در سطح شیشه، الف) تک جداره و (ب) دو جداره

تأثیر فاصله هوایی بین شیشه و صفحه جاذب در حالت تک جداره و دوجداره مورد بررسی قرار گرفت و نمودار تغییرات بازده برای این حالت در شکل ۲۳ نشان داده شده است. همان طور که مشخص است، میزان بازده در حالت دو جداره به مراتب بیشتر از حالت تک جداره است؛ زیرا در حالت دو جداره دمای خروجی به مراتب بیشتر و توربولانس کمتری در جریان وجود دارد. بنابراین انتقال حرارت در این حالت بیشتر بوده و درنهایت در این



جداره

۵- نتیجه گیری

در این پژوهش هواگرمکن خورشیدی صفحه تخت باهدف بهینه کردن انرژی برداشتشده از هواگرمکن با

استفاده از آرایش های هندسی مختلف و یافتن بهینه ترین حالت، با روش دینامیک سیالات محاسباتی مور دبررسی قرار گرفت. مدل سازی هندسه با استفاده از نرم افزار سالیدورک انجام شد و سپس این مدل جهت ادامه ی فرآیند مدل سازی و تجزیه و تحلیل، وارد نرم افزار انسیس شد. پس از تعریف شرایط مرزی و شرایط اولیه ی مناسب و یافتن مش بهینه بر اساس بررسی پارامترهای مندلف، مسئله در حالتها و هندسه های مختلف حل مند. درنهایت پس از ساخت یک مدل معادل با مدل آزمایشی ارائه شده در پژوهش لیو و همکاران، اعتبار سنجی روش ارائه شده، انجام گردید مهمترین نتایج این پژوهش به صورت خلاصه ی زیر حاصل شد:

- با افزایش سرعت جریان ورودی، دمای خروجی و
 درنهایت، بازده هواگرمکن افزایش یافت.
- افزایش سرعت جریان ورودی از ۳ متر بر ثانیه به بالا، تغییر قابل توجهی در بازدهی هواهگرکن ایجاد نمی کند.
- برای حالت وجود ۴ بافل، میزان بازدهی هواگرمگن نسبت به حالت بدون بافل، حدود ۵۰ درصد افزایش یافت.
- در حالت هواگرمکن با حضور بافل، بیشترین
 سرعت جریان در ورودی و خروجی و کمترین
 سرعت جریان به علت وجود جریان گردشی، در
 پشت صفحات اتفاق می افتد.
- یکنواختی دما برای حالت ۹ بافل، بیشتر بوده و جریان در این حالت، یکنواخت تراست. بیشترین میزان بازدهی کلی، مربوط به وجود سه بافل در هواگرمکن بود که بازده حدود ۸۲ درصد حاصل شد.

 افزایش بیش از ۳ عددی بافلها، منجر به افزایش افت فشار می شود. به این دلیل که با افزایش تعداد بافلها میزان مقاومت جریان بیشتر شده و درنتیجه اختلاف فشار ورودی با فشار خروجی افزایش یافته که نتیجهی آن افزایش افت فشار در هواگرمکن می شود.

بهینهترین ضخامت برای کلکتور، ضخامت حدود
 ۱۵ الی ۱۸ سانتیمتر حاصل شد. میزان بازده در
 حالت شیشهی دوجداره، بیشتر از حالت تک جداره
 است.

بر اساس نتایج و یافته های مطالعه و مقایسه با سایر کلرهای مشابه، یکی از چالش های اصلی سیستمهای حرارتی مختلف به ویژه هواگرمکنهای خورشیدی به حداکثر رساندن راندمان حرارتی است. در سیستم حاضر، هوای محیط با برخورد با بافلهای متعدد و استفاده همزمان از شیشه دو جداره دمای خروجی به حداکثر رسیده است.

بنابرایز ساخت سیستم حاضر می تواند در سیستمهای خشککن خورشیدی، آب شیرین کنهای خورشیدی، اجاق خورشیدی مورد استفاده قرار گیرد. همچنین ساخت و بررسی تجربی سیستم حاضر متصل به خشک-کن خورشیدی، تحلیل اقتصادی، ارزیابی چرخه عمر و اثرات زیست محیطی مواد و عوامل مورد استفاده در سیستم از دیگر کارهای آینده است.

> فهرست علائم و اختصارات علائم انگلیسی *m*² مساحت، *A*

solar dryer by the evacuated heat pipe solar collector," *Journal of Pistachio Science and Technology*, Vol. 3, PP. 73-87, (2019). (In Persian)

https://pistachio.vru.ac.ir/article_102651.html?la ng=en

[2] M. S. B. Jahromi, V. Kalantar, M. Sefid, H. S. Akhijahani, and M. Iranmanesh, "Energy and exergy analysis of an unglazed transpired collector connected to a dryer with a porous plate and phase change material," *Journal of Energy Storage*, vol. 60, p. 106693, (2023). https://doi.org/10.1016/j.est.2023.106693

[3] M. Yang, X. Yang, X. Li, Z. Wang, and P. Wang, "Design and optimization of a solar air heater with offset strip fin absorber plate," *Applied Energy*, vol. 113, pp. 1349–1362, Sep, (2013). https://doi: 10.1016/j.apenergy.2013.08.091.

[4] M. A. Wazed, Y. Nukman, and M. T. Islam, "Design and fabrication of a cost effective solar air heater for Bangladesh," *Applied Energy*, vol. 87, no. 10, pp. 3030–3036, Mar, (2010). https://doi: 10.1016/j.apenergy.2010.02.014.

[5] N. Varun and N. Siddhartha, "Thermal performance optimization of a flat plate solar air heater using genetic algorithm," *Applied Energy*, vol. 87, no. 5, pp. 1793–1799, Nov, (2009). https://doi: 10.1016/j.apenergy.2009.10.015.

[6] R. S. Gill, S. Singh, and P. P. Singh, "Low cost solar air heater," *Energy Conversion and Management*, vol. 57, pp. 131–142, Jan, (2012). https://doi: 10.1016/j.enconman.2011.12.019.

[7] M. Ahmadi, H. Samimi-Akhijahani, and P. Salami, "Thermo-economic and drying kinetic analysis of Oleaster using a solar dryer integrated with phase change materials and recirculation system," *Journal of Energy Storage*, vol. 68, p. 107351, May, (2023). https://doi: 10.1016/j.est.2023.107351.

[8] M. B. Jahromi, V. Kalantar, and M. Abdolrezaie, "Experimental study of effect of storage phase change materials (PCM) on the function of a passive solar ventilator," *Modares Mechanical Engineering*, vol. 20, no. 7, pp. 1709–

 C_p گرمای ویژه در فشار ^j/ka · k ^{°ثابت} G شدت تابش خور شيد، W/m^2 هدايت حرارتي، K $w/m \cdot k$ دبي جريان، kg/s ṁ Т دما، k زمان، s ρ μ σ w m^2k^4 واژه نامه Bulk temperature دماي بالک CFD محاسباتي Coupled الگوريتم كوپل شده DO مدل مجزا سازى معادلات ہوا گرم کن خورشیدی **FPSAH** صفحه تخت حل کننده مبتنی بر فشار Pressure Base SIMPLE الگوريتم سيميل نرم افزار ساليدوركس Solid Works Velocity Inlet سرعت ورودي

۶- منابع

[1] Barghi Jahromi, Mohammad Saleh, and Massoud Iranmanesh, "Experimental investigation on the use of PCM in a pistachio Iranmanesh, and Hadi, Samimi Akhijahani, "Thermofluid Numerical simulation of the flat solar heating transpired collector for drying purposes," *Journal Of Applied and Computational Sciences in Mechanics* vol. 34, no. 1, pp. 61-80, (2022). (In Persian)

https://10.22067/jacsm.2022.75507.1104

[16] H. Parsa, M. Saffar-Avval, and Hajmohammadi, "3D simulation and parametric optimization of a solar air heater with a novel staggered cuboid baffles," *International Journal of Mechanical Sciences*, vol. 205, p. 106607, Jun, (2021).

https://doi: 10.1016/j.ijmecsci.2021.106607.

[17] M. S. W. Potgieter, C. R. Bester, and M. Bhamjee, "Experimental and CFD investigation of a hybrid solar air heater," *Solar Energy*, vol. 195, pp. 413–428, Nov, (2019). https://doi: 10.1016/j.solener.2019.11.058.

[18] A. Heydari and M. Mesgarpour, "Experimental analysis and numerical modeling of solar air heater with helical flow path," *Solar Energy*, vol. 162, pp. 278–288, Feb, (2018). https://doi: 10.1016/j.solener.2018.01.030.

[19] M. Akhbari, A. Rahimi, and M. S. Hatamipour, "Modeling and experimental study of a triangular channel solar air heater," *Applied Thermal Engineering*, vol. 170, p. 114902, Jan, (2020).

https://doi: 10.1016/j.applthermaleng.2020.1149 02.

[20] A. E. A. Abdulmejeed, A. D. Tuncer, A. Khanlari, and A. Gungor, "Investigation of combined parallel and triple-pass v-corrugated solar air heater: A numerical and experimental study," *Process Safety and Environmental Protection*, vol. 185, pp. 1385–1398, Mar, (2024). https://doi: 10.1016/j.psep.2024.03.107.

[21] J. S. Prasad, A. Datta, and S. Mondal, "Flow and thermal behavior of solar air heater with grooved roughness," *Renewable Energy*, vol. 220, p. 119698, Nov, (2023). https://doi: 10.1016/j.renene.2023.119698.

[22] M. Iranmanesh, H. S. Akhijahani, and M. S. B. Jahromi, "CFD modeling and evaluation the

1717, May, (2020). (In Persian) <u>https://journals.modares.ac.ir/article-15-38118-</u> en.html.

[9] M. S. B. Jahromi, V. Kalantar, and H. Samimi-Akhijahani, "Evaluation of performance, energy, and exergy analysis of a solar parabolic dish collector connected to a dryer with nanofluid and PCM," *Journal of Energy Storage*, vol. 98, p. 112969, Jul, (2024). https://doi: 10.1016/j.est.2024.112969.

[10] C. D. Ho, H. M. Yeh, T. W. Cheng, T. C. Chen, and R. C. Wang, "The influences of recycle on performance of baffled double-pass flat-plate solar air heaters with internal fins attached," *Applied Energy*, vol. 86, no. 9, pp. 1470–1478, Jan, (2009). https://doi:10.1016/j.apenergy.2008.12.013.

[11] W. Gao, W. Lin, T. Liu, and C. Xia, "Analytical and experimental studies on the thermal performance of cross-corrugated and flatplate solar air heaters," *Applied Energy*, vol. 84, no. 4. pp. 425–441, Dec, (2006). https://doi: 10.1016/j.apenergy.2006.02.005.

[12] R. Fattoum, A. Hidouri, M. E. H. Attia, M. Arici, and M. A. Abbassi, "Optimization of solar air heaters performance using parallel porous wire mesh: energy, exergy, and enviro-economic analyses," *Thermal Science and Engineering Progress*, vol. 48, p. 102385, Jan, (2024). https://doi: 10.1016/j.tsep.2024.102385.

[13] V. Singh, V. S. Yadav, V. Trivedi, M. Kumar, and N. Kumar, "Application of response surface methodology for analysing and optimizing the Finned solar air heater," *Journal of Thermal Science*, Feb, (2024).

https://doi: 10.1007/s11630-024-1934-z.

[14] V. S. Korpale, S. P. Deshmukh, C. S. Mathpati, and V. H. Dalvi, "Numerical simulations and optimization of solar air heaters," *Applied Thermal Engineering*, vol. 180, p. 115744, Jul, (2020). <u>https://doi:10.1016/j.applthermaleng.2020.1157</u>44.

[15], Mohammad Saleh, Barghi Jahromi, Vali, Kalantar, Mohammad, Sefid, Masoud, [28] C.-E. Bensaci, A. Moummi, F. J. S. De La Flor, E. a. R. Jara, A. Rincon-Casado, and A. Ruiz-Pardo, "Numerical and experimental study of the heat transfer and hydraulic performance of solar air heaters with different baffle positions," *Renewable Energy*, vol. 155, pp. 1231–1244, Apr, (2020).

https://doi: 10.1016/j.renene.2020.04.017.

[29] S. Tamna, S. Skullong, C. Thianpong, and P. Promvonge, "Heat transfer behaviors in a solar air heater channel with multiple V-baffle vortex generators," *Solar Energy*, vol. 110, pp. 720–735, Nov, (2014). https://doi: 10.1016/j.solener.2014.10.020.

[30] S. Sharma, R. K. Das, and K. Kulkarni, "Computational and experimental assessment of solar air heater roughened with six different baffles," *Case Studies in Thermal Engineering*, vol. 27, p. 101350, Aug, (2021). <u>https://doi: 10.1016/j.csite.2021.101350.</u>

[31] A. Subiantoro and K. T. Ooi, "Analytical models for the computation and optimization of single and double glazing flat plate solar collectors with normal and small air gap spacing," *Applied Energy*, vol. 104, pp. 392–399, Dec, (2012).

https://doi: 10.1016/j.apenergy.2012.11.009.

[32] R. Vaziri, M. Ilkan, and F. Egelioglu, "Experimental performance of perforated glazed solar air heaters and unglazed transpired solar air heater," *Solar Energy*, vol. 119, pp. 251–260, Jul, (2015).

https://doi: 10.1016/j.solener.2015.06.043.

performance of a solar cabinet dryer equipped with evacuated tube solar collector and thermal storage system," *Renewable Energy*, vol. 145, pp. 1192–1213, Jun, (2019). https://doi: 10.1016/j.renene.2019.06.038.

[23] M. S. B. Jahromi, V. Kalantar, H. S. Akhijahani, H. Kargarsharifabad, and S. Shoeibi, "Performance analysis of a new solar air ventilator with phase change material: Numerical simulation, techno-economic and environmental analysis," *Journal of Energy Storage*, vol. 62, p. 106961, Mar, (2023). https://doi: 10.1016/j.est.2023.106961.

[24] Barghi Jahromi, Mohammad Saleh, Vali Kalantar, and Mohammad Omidpanah. "Numerical Simulation of Indirect Cabinet Solar Dryer by spraying of Water Droplets in Yazd Climate." *Karafan Quarterly Scientific Journal* vol. 19, no. 1, pp. 523-544, (2022). (In Persian)

https://10.48301/kssa.2021.292394.1594

[25] Barghi Jahromi, Mohammad Saleh, Masoud Iranmanesh, and Hadi Samimi Akhijahani, "Thermo-Economic evaluation of a solar dryer with evacuated heat pipe collector and energy storage," *Journal of Applied and Computational Sciences in Mechanics* vol. 32, no. 1, pp. 39-58, (2021). (In Persian)

https://10.22067/jacsm.2021.56640.0

[26] H. S. Akhijahani, P. Salami, M. Iranmanesh, and M. S. B. Jahromi, "Experimental study on the solar drying of Rhubarb (Rheum ribes L.) with parabolic trough collector assisted with air recycling system, nanofluid and energy storage system," *Journal of Energy Storage*, vol. 60, p. 106451, Jan, (2023).

https:// doi: 10.1016/j.est.2022.106451.

[27] J. Hu, K. Liu, L. Ma, and X. Sun, "Parameter optimization of solar air collectors with holes on baffle and analysis of flow and heat transfer characteristics," *Solar Energy*, vol. 174, pp. 878–887, Oct, (2018).

https:// doi: 10.1016/j.solener.2018.09.075.