

طراحی مفهومی و کنترل راکتیویته یک مجتمع سوخت بدون بور محلول با طول عمر بالا

و غنای پایین

مجید حسینلو*^۱

۱. دانشگاه شهید بهشتی، دانشکده مهندسی هسته ای، گروه راکتور

تاریخ دریافت: ۱۴۰۰/۵/۱۸

تاریخ پذیرش: ۱۴۰۱/۶/۱۴

مکیده

راکتورهای SMR بدلیل کوچک و قابل حمل بودن و همچنین بعنوان پیشران هسته ای مورد توجه فراوان در چند سال اخیر قرار گرفته اند. در این پژوهش مجتمع سوخت راکتور VVER-1000 به عنوان مبنا قرار داده شده و با روش‌ها و استدلال‌های خاصی فشرده و کوچک شده است. در این تحقیق یک مجتمع سوخت بدون بور محلول و با تکیه بر جاذب‌های سوختنی مناسب جهت بکارگیری در قلب راکتورهای SMR، طراحی و پیشنهاد شده است. از چشم اندازه‌ها و اهداف این پژوهش به حذف اسیدبوریک از خنک کننده، تعیین تعداد میله‌های سوخت و ابعاد آنها کانال‌های راهنما درون مجتمع سوخت، تعیین چیدمان بهینه میله‌های سوخت و کانال‌های راهنما درون مجتمع سوخت، حفظ نسبت حجم سوخت به کندکننده و تعیین ابعاد مناسب مجتمع سوخت شش وجهی بدون بور برای به کارگیری در راکتورهای SMR اشاره کرد. از چالش‌های این طراحی حفظ نسبت حجم سوخت به کندکننده مجتمع سوخت مبنا برای مجتمع سوخت بدون بور طراحی شده به منظور حفظ گام میله‌های سوخت بود که با رعایت نکات نوترونیکی و ایمنی مرتفع گردید. طول سیکل مورد نظر برای مجتمع سوخت طراحی شده حدود ۴۰ ماه بوده است که به این منظور غنای سوخت ۶/۶٪ تعیین گردیده است. با توجه به افزایش غنای سوخت در قلب راکتورهای SMR، راکتیویته در ابتدای سیکل بسیار بالاست، در نتیجه نیاز به جبران این راکتیویته می‌باشد. با توجه به این نکات، یکی از مهمترین چالش‌ها در طراحی مجتمع سوخت، کنترل راکتیویته در ابتدای سیکل، طول سیکل و یکنواختی توزیع توان، درغیاب اسیدبوریک بود که با طراحی مناسب جاذب سوختنی گادالینیا مرتفع گردید. مجتمع سوخت بدون بور طراحی شده دارای ۱۵۶ میله سوخت، ۱۲ کانال راهنما و ۱ کانال مرکزی می‌باشد. لازم به ذکر است که برای شبیه سازی مجتمع‌های سوخت و همچنین اطمینان از روند صحیح طراحی از کدهای MCNP و WIMS استفاده شده است.

واژه‌های کلیدی: راکتور-SMR، مجتمع سوخت بدون بور محلول- مجتمع سوخت شش ضلعی - جاذب سوختنی

۱. مقدمه

تحت فشار این نوع راکتور به اشکال برخورد کرد زیرا تکنولوژی مواد و ساخت چنین دیگ هایی با فشار بیش از ۱۰۰ اتمسفر برخوردار نبود، ولی به تدریج این تکنولوژی توسعه پیدا کرد. اولین تجارب از این راکتورها در ساخت کشتی یخ شکن و زیر دریایی به کار گرفته شد و بعد راکتورهایی به قدرت ۲۶۵ و ۳۳۸ مگاوات در Novo Voronezh مورد بهره برداری قرار گرفت و به نام VVER معروف شدند. از سال ۱۹۷۰ طراحی نیروگاه های VVER با قدرت ۱۰۰۰ مگاوات شروع شد که برای استفاده بهینه از حجم قلب راکتور، مجتمع سوخت به صورت ۶ ضلعی منتظم ساخته می شود. شکل قلب راکتور در اطراف آن به صورت ۶ ضلعی باعث می شود که سیال خنک کننده به خوبی مخلوط شود و دیگر اینکه از امکان افت فشار زیاد در هنگام شرایط حادثه و اضطراری جلوگیری می کند. به طور کلی راکتورهای VVER با داشتن مجتمع های سوخت ۶ ضلعی دمای خروجی بیشتری دارند که این باعث می شود که راندمان حرارتی آن ها در مقایسه با راکتورهای PWR بیشتر باشد. همچنین حجم آب در گردش مدار اولیه و مولدهای بخار نیروگاه های VVER نسبت به نیروگاه های غربی با همان قدرت، بیش از دو برابر می باشند و این از مزایای مولد بخار VVER است. این اضافه حجم آب موجب می شود که در حالات اضطراری، زمان زیادتری برای اقدامات ضروری در دسترس باشد. با توجه به مزایای ذکر شده، اساس طراحی برای یک راکتور SMR در این تحقیق بر پایه مجتمع سوخت شش وجهی راکتور VVER-1000 می باشد.

امروزه یکی از مهمترین چالش های طراحی راکتورهای SMR حذف اسیدبوریک از مدار خنک کننده و حفظ بالانس نوترونی آنها می باشد. برای ساده سازی طراحی (حذف لوله ها، پمپ ها و سیستم تصفیه)، افزایش ایمنی راکتور و جلوگیری از خوردگی در طراحی راکتورهای (SMR به خصوص راکتورهای مورد استفاده در پیشران های هسته ای) از اسیدبوریک برای کنترل راکتیویته استفاده نمی شود. بعلاوه، این نگرانی نیز وجود دارد که در راکتورهای دریایی که راکتیویته آن ها با اسیدبوریک کنترل می شود، رقیق شدن خنک کننده با آب دریا موجب ایجاد راکتیویته مثبت کندکننده شده و سبب ایجاد حادثه بحرانی

باتوجه به اهمیت راکتورهای SMR برای آینده ی انرژی هسته ای لازم است متناسب با شرایط جغرافیایی و امکانات صنعتی، این فناوری توسعه داده و اجرا شود. با مطالعه و شناسایی مزایا و چالش ها و کاربردهای مختلف این نوع راکتورها می توان نتیجه گرفت که مزایای راکتورهای SMR بیشتر از راکتورهای کنونی است و توسعه و راه اندازی این مدل از راکتورها برای پیشرفت انرژی، صنعت و دانش هسته ای لازم و ضروری است. SMR ها در مکان هایی که امکان ساخت نیروگاه های بزرگ قدرت وجود ندارد یک جایگزین مناسب و با دوام می باشند. به خاطر محدوده ی قدرت این راکتورها و انعطاف پذیری بیشتر، ساده سازی طراحی و شاخصه های ذاتی ایمنی غیرفعال آن ها، سرمایه گذاری و ریسک کمتر، برگشت سرمایه سریع تر، مدت زمان ساخت کوتاه تر و آسانتر بودن مدیریت آن ها به خاطر مونتاژ شدن در کارخانه می توانند فرصتی را فراهم کنند تا نیروگاه ها به مشتریان اصلی نزدیک تر باشند. (PENPP, 2016)

قلب راکتورهای (SMR راکتورهای کوچک زمینی و پیشران های هسته ای) اساساً با راکتورهای موجود در نیروگاه های قدرت که وظیفه تولید توان را برعهده دارند کاملاً متفاوت است. راکتورهای نیروگاه های قدرت هسته ای قادر به تولید توان تا ۱۶۰۰ مگاوات الکتریکی می باشند، این در حالی است که توان راکتورهای پیشران چند صد مگاوات الکتریکی می باشند. باتوجه به فضایی که SMR ها اشغال می کنند و حجم بسیار کوچکی که نسبت به راکتورهای قدرت دارند، توان تولیدی آنها نسبت به فضایی که در برمی گیرند و حجمی که دارند بسیار بالاست، یعنی این راکتورها دارای چگالی توان بالایی می باشند. این نکته به این معنا می باشد که طراحی و تجهیزات این راکتورها دارای تنش های بیشتری نسبت به راکتورهای بزرگ قدرت هستند. در SMR ها انواع برنامه های کاربردی انرژی از جمله نمک زدایی آب، فرآیندهای صنعتی، تولید هیدروژن، بازیابی نفت شل، حرارت مرکزی ناحیه بندی شده که راکتورهای بزرگ قدرت معمول این شرایط را ندارند. (PENPP, 2016)

در زمینه راکتورهای آب تحت فشار که ایده اصلی آن از وستینگهاوس گرفته شد، ابتدا در ساخت محفظه

می‌شود. (D. K. Syed Bahauddin Alam et al. 2019)

در سال‌های اخیر پژوهش‌هایی بر روی راکتورهای SMR با سوخت اورانیوم غنای پایین و بدون اسیدبوریک انجام گرفته که به آن‌ها اشاره می‌شود. در سال ۲۰۱۴ [3] Peakman از دانشگاه منچستر و در سال ۲۰۱۸ [2] Alam از دانشگاه کمبریج اولین محققان راکتورهای بدون بور بودند. Peakman و همکارانش در تحقیق خود یک مجتمع سوخت بدون بور محلول با آرایه 17×17 با هندسه مربعی را طراحی کردند که با استفاده از جاذب‌های سوختنی منجر به کنترل راکتیویته شدند. Peakman و همکارانش در این طراحی با استفاده از جاذب‌های سوختنی سعی در تخت نمودن شار کرده اند که انتخاب مواد تشکیل دهنده جاذب‌های سوختنی یکی از چالش‌های این طراحی بوده است. آن‌ها با بررسی مواد رایج مورد استفاده در میله‌های جاذب سوختنی از جمله Er_2O_3 ، ZrB_2 و Gd_2O_3 را مورد بررسی قرار دادند. Gd_2O_3 به دلیل سطح مقطع جذب بالای نوترون و همچنین مقاومت آن در برابر گاز هلیوم تولید شده در طول تابش را مناسب‌ترین ماده تشکیل دهنده جاذب‌های سوختنی دانستند، و در نتیجه Gd_2O_3 بعنوان جاذب سوختنی ترکیب شده (تا غلظت ۱۵٪ وزنی) با سوخت اورانیوم $(U,Gd)O_2$ در این طراحی انتخاب گردید.

در سال ۲۰۱۸ Alam رساله دکتری خود تحت عنوان "طراحی قلب راکتور هسته‌ای برای پیشران دریایی تجاری" را آغاز کرد. Alam در تحقیقات خود برای طراحی قلب راکتور پیشران، راکتور AP1000 که از نوع راکتور آبی تحت فشار است را مبنا قرار داد و با تدابیر و استدلال‌های خاصی منجر به کوچک شدن و فشرده شدن مجتمع‌های سوخت و قلب راکتور شد. Alam مجتمع سوخت 17×17 راکتور AP1000 را با برداشتن ۲ دور از میله‌ها به مجتمع سوختی با آرایه مربعی 13×13 تبدیل کرد. از چالش‌های این طراحی می‌توان به حذف اسیدبوریک از خنک‌کننده، تعیین غنای سوخت، طول سیکل راکتور و انتخاب جاذب‌های سوختنی، اشاره کرد. از بررسی‌های انجام شده مشخص شد که جاذب یکپارچه از نظر کاهش راکتیویته اولیه، نوسانات راکتیویته و مقدار باقی مانده کمتر در انتهای

سیکل موثرتر از گادالونیوم می‌باشد. از این رو از جاذب سوختنی گادالینیوم بعنوان جاذب مخلوط شده در سوخت و از جاذب یکپارچه ZrB_2 نیز بعنوان لایه‌ای از سوخت استفاده شده است. (S. B. Alam, 2018)

در سال ۲۰۱۹ ژوان و همکارانش [۸] موفق به طراحی قلب راکتور SMR بدون بور با برن آپ خیلی کم و طول سیکل پایین (حدود ۳۷ ماه) شدند. از ویژگی‌های این طراحی میتوان به غنای سوخت ۴/۹۵ درصد و چگالی توان پایین اشاره کرد. برای تخت کردن توان و کاهش ضریب حداکثر توان قلب به ۳ ناحیه با مجتمع‌های سوخت با غلظت‌های مختلف جاذب سوختنی گادالینیوم تقسیم شده است.

به طور کلی در سال‌های اخیر پژوهش‌هایی بر روی طراحی راکتورهای SMR بدون بور صورت گرفته است که تمامی این طراحی‌ها برای راکتورهای با مجتمع سوخت مربعی بوده است. در این تحقیق سعی شده است تا برای اولین بار یک مجتمع سوخت شش وجهی بدون بور محلول جهت استفاده در راکتورهای SMR طراحی و پیشنهاد شود. (D. K. Syed Bahauddin Alam et al. 2019) در راکتورهای SMR بدون بور جبران راکتیویته اضافی به وسیله جاذب‌های سوختنی انجام می‌گیرد. در این تحقیق برای طراحی جاذب سوختنی برای مجتمع سوخت راکتور SMR، ۲ جاذب مورد بررسی قرار گرفته است: استفاده از ۱۲ میله جاذب سوختنی دی بورید کروم آلومینیوم (CrB_2+Al) در کانال‌های راهنما به صورت گسسته. استفاده از جاذب سوختنی گادالینیوم با تعداد میله‌ها و غلظت‌های مختلف به صورت یکپارچه (مخلوط با سوخت اورانیوم).

۲. روش کار

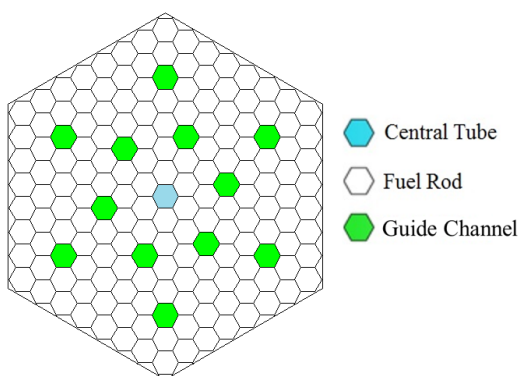
در این تحقیق برای مدل‌سازی مجتمع‌های سوخت از کدهای WIMS5B و MCNPX استفاده شده است. بعنوان تایید محاسبات قطعیتی (کد یقینی WIMS5B) از روش مونت کارلو (کد احتمالاتی MCNPX) استفاده شده است. انتخاب این دو کد به این علت می‌باشد که سعی شده تا شبیه‌سازی‌ها و نتایج حاصل شده هم با یک کد یقینی و هم با یک کد احتمالاتی مطابقت داشته باشد تا صحت نتایج مشخص و راستی آزمایی انجام شود.

$$r = \sqrt{\frac{169 \times S_{FA}}{\pi}} = 8.7023 \text{ [cm]}$$

مقدار کاهش شعاع معادل مجتمع سوخت به ازای برداشتن سه دور کانال میله سوخت برابر با مقدار زیر می‌باشد:

$$r = 12.1789 - 8.7023 = 3.4766 \text{ [cm]}$$

همانطور که تشریح شد، مجتمع سوخت راکتور VVER-1000 با ۳۳۱ میله در ۱۰ آرایه با برداشتن ۳ دور از میله های سوخت از دور مجتمع سوخت، به مجتمع سوختی با ۱۶۹ میله و ۷ آرایه تبدیل گردید. شکل ۲ مجتمع سوخت راکتور SMR طراحی شده را نشان می‌دهد.



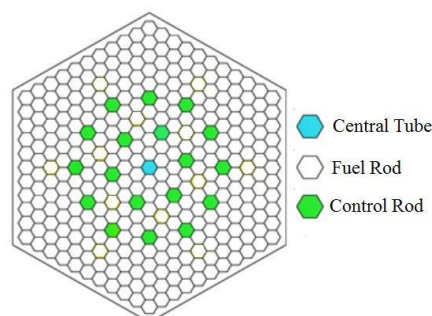
شکل ۲. مجتمع سوخت راکتور SMR طراحی شده

نسبت کاهش کانال های میله های سوخت ۵۰٪ در هر مجتمع سوخت و کاهش کل میله ها ۴۹٪ در هر مجتمع سوخت نسبت به مجتمع سوخت راکتور VVER-1000 می‌باشد. در مجتمع سوخت راکتور VVER-1000، ۱۸ کانال راهنما و ۱ کانال مرکزی قرار دارد (حدود ۶ درصد از کانال ها را در بر می‌گیرد). در طراحی جدید راکتور SMR سعی شده است تا همین نسبت برای طراحی مجتمع سوخت جدید نیز رعایت شود، بنابراین ۱۲ کلنال راهنما برای قرارگیری میله های کنترل (حدود ۷ درصد از میله ها) و ۱۵۶ میله سوخت در مجتمع سوخت قرار دارد. جدول ۱ به مقایسه پارامترهای مجتمع سوخت راکتور VVER-1000 و مجتمع سوخت راکتور SMR طراحی شده پرداخته است.

۱.۲. روند تعیین ابعاد مجتمع سوخت برای

راکتور SMR پیشنهادی

مجتمع های سوخت راکتور VVER-1000 دارای ۳۳۱ شش وجهی (شامل کانال مرکزی، کانال با میله های سوخت، کانال های راهنما و کانال آشکارسازی شار نوترون) می‌باشد که در ۱۰ آرایه مطابق شکل ۱ قرار می‌گیرند. (FSAR,2003)



شکل ۱. مجتمع سوخت راکتور VVER-1000

با محاسبه اطلاعات لازم و معرفی مجتمع سوخت راکتور VVER-1000، نحوه چیدمان میله های سوخت در مجتمع سوخت میتوان به روند کوچک کردن مجتمع سوخت برای راکتور SMR پرداخت. در این مرحله از طراحی و کوچک کردن مجتمع سوخت، چند دور از کانال های میله های سوخت از دور مجتمع های سوخت (با شرط حفظ نسبت سوخت به کندکننده) کم می‌شوند.

با توجه به داده های مجتمع سوخت راکتور VVER-1000، مساحت یک کانال میله سوخت برابر با ۱/۴۰۷۸ سانتی‌متر می‌باشد.

$$S_{FR} = 1.4078 \text{ [cm}^2\text{]}$$

شعاع معادل برای یک مجتمع سوخت با ۳۳۱ کانال از رابطه زیر بدست می‌آید.

$$331 \times S_{FR} = \pi r^2 \rightarrow r = \sqrt{\frac{331 \times S_{FR}}{\pi}} = 12.1789 \text{ [cm]}$$

در طراحی مجتمع سوخت شش وجهی، سه دور از کانال های میله های سوخت از دور مجتمع سوخت برداشته می‌شوند، بنابراین تعداد کانال ها به ۱۶۹ کانال کاهش می‌یابد. شعاع معادل یک مجتمع سوخت با این تعداد کانال برابر است با

بدون در نظر گرفتن میزان نشت نوترون می‌باشد که در طراحی راکتورها بکار برده می‌شود:

$$K_{\infty} = f \cdot p \cdot \eta \cdot \varepsilon \quad (1)$$

که در این رابطه K_{∞} ضریب تکثیر بینهایت، f ضریب بهره وری حرارتی، η ضریب تکثیر حرارتی، p احتمال فرار از رزنانس و ε ضریب شکافت سریع می‌باشد.

لازم به ذکر است که با کاهش میله های سوخت از دور مجتمع های سوخت برای تعیین ابعاد جدید مجتمع سوخت پارامترهای p ، η ، ε برای محاسبه ضریب تکثیر بینهایت (در هر دو مجتمع سوخت) یکسان بوده و می‌بایست پارامتر ضریب بهره وری حرارتی که شامل نسبت حجم سوخت به حجم کند کننده می‌باشد، رعایت شود و در هر دو نوع مجتمع سوخت ثابت باشد تا ضریب تکثیر بینهایت سیستم نیز در تمام حالات ثابت باشد. ضریب بهره حرارتی نسبت نرخ جذب نوترون حرارتی در سوخت به نرخ کل جذب نوترون در همه مواد و پارامتری وابسته به میزان شار متوسط در کندکننده و سوخت (در حالتی که تنها کند کننده و سوخت را در نظر بگیریم) است همانطور گفته شد یکی از فاکتورهای تعریف ضریب تکثیر می‌باشد:

$$f = \frac{\sum_a^F}{\sum_a^F + \sum_a^M \frac{V_M \phi_M}{V_F \phi_F}} \quad (2)$$

همانطور که توضیح داده شد، برای تعیین ابعاد مجتمع سوخت جدید، در مرحله ی اول یک دور از کانال های میله سوخت (۶۰ عدد) از دور مجتمع سوخت برداشته می‌شود و محاسبات ضریب تکثیر بینهایت برای مجتمع سوخت توسط دو کد WIMS و MCNP انجام می‌گردد. در مرحله دوم، ۲ دور از میله های سوخت از دور مجتمع سوخت کم می‌شود. در مرحله سوم، ۳ دور از میله های سوخت از دور مجتمع سوخت کم می‌شود. در این مرحله از طراحی برای یک مجتمع سوخت با غنای ۲/۴٪ ضریب تکثیر بینهایت سیستم محاسبه گردیده است. برای انجام شبیه سازی ها و تطبیق ضریب تکثیر بینهایت توسط کدهای WIMS و MCNP، تمامی کمیت ها در ورودی هر دو کد یکسان وارد شده اند. این کمیت ها شامل هندسه، نسبت حجم سوخت به کندکننده، درصد وزنی عناصر مختلف، شناسه مواد مختلف، دما و چگالی یکسان می‌باشد. هدف از تطبیق نتایج کدهای WIMS و MCNP برای محاسبات ضریب تکثیر بینهایت سیستم به منظور تایید مدل سازی مجتمع سوخت بودن بور محلول میباشد که نتایج کدهای WIMS و MCNP نشان میدهد که روند انجام شبیه سازی مجتمع سوخت به درستی انجام شده است.

جدول ۱. مقایسه پارامترهای راکتور VVER-1000 و راکتور SMR طراحی شده

پارامتر	پارامتر اولیه (راکتور VVER-1000)	پارامترهای طراحی شده (راکتور SMR)	نسبت کاهش (%)
مساحت مجتمع سوخت، cm^2	482.24	233.42	52
تعداد میله ها، pcs	331	169	49
تعداد میله های سوخت، pcs	312	156	50
ارتفاع مجتمع سوخت، m	3.53	1.75	50

۲.۲. حفظ نسبت سوخت به کندکننده

در مجتمع سوخت شش وجهی طراحی شده

محاسبات ضریب تکثیر بینهایت برای مجتمع سوخت بدون بور محلول توسط دو کد WIMS و MCNP انجام می‌گردد. برای انجام شبیه سازی ها و تطبیق ضریب تکثیر بینهایت توسط کدهای WIMS و MCNP، تمامی کمیت ها در ورودی هر دو کد یکسان وارد شده اند. این کمیت ها شامل هندسه، نسبت حجم سوخت به کندکننده، درصد وزنی عناصر مختلف، شناسه مواد مختلف، دما و چگالی یکسان می‌باشد. هدف از تطبیق نتایج کدهای WIMS و MCNP برای محاسبات ضریب تکثیر بینهایت سیستم به منظور تایید مدل سازی مجتمع سوخت بودن بور محلول میباشد که نتایج کدهای WIMS و MCNP نشان میدهد که روند انجام شبیه سازی مجتمع سوخت به درستی انجام شده است.

یکی از مهمترین پارامترهای نوترونی در فیزیک راکتور، ضریب تکثیر ذاتی (بینهایت) سیستم می‌باشد. (L. Hamilton, 2011) این پارامتر مستقل از شکل و هندسه راکتور است و در برگیرنده مواد سوخت و کندکننده

ثابت نگه داشتن نسبت حجم سوخت به کندکننده گام میله های سوخت راکتور VVER-1000 را می توان برای راکتور SMR طراحی شده نیز استفاده کرد.

۳.۲. تعیین ارتفاع مجتمع سوخت

یکی از الزامات طراحی قلب در این تحقیق حفظ نسبت ارتفاع به قطر قلب راکتور VVER-1000، برای قلب راکتور SMR نیز می باشد. نسبت H/D برای راکتور VVER-1000 برابر با مقدار زیر می باشد.

(S. B. Alam, 2018)

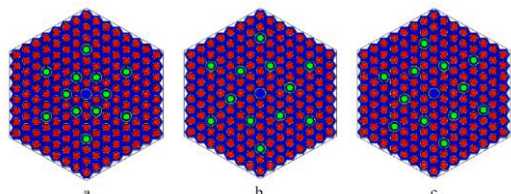
$$\frac{H}{D} = \frac{3.53}{3.16} = 1.11$$

در نتیجه با ثابت نگه داشتن نسبت H/D و همچنین تخمین قطر قلب میتوان ارتفاع مجتمع سوخت راکتور SMR را طبق رابطه زیر تعیین نمود.

$$1.11 = \frac{H}{1.58} \rightarrow H = 1.75 \text{ [m]}$$

۳.۴. جایابی کانال های راهنما

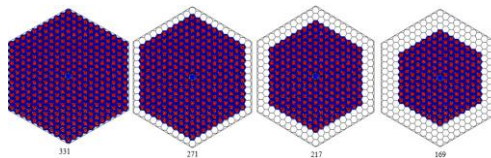
بعد از مشخص کردن تعداد کانال های راهنما، چالش دیگر محل قرارگیری کانال های راهنما در مجتمع سوخت می باشد. برای این کار ارزش محل قرارگیری کانال های راهنما در موقعیت های مختلف بررسی شده است. برای مشخص کردن محل قرارگیری ۱۲ کانال راهنما (برای میله های کنترل) در کانال های راهنما ماده جاذب B4C یا کربیدبور قرار داده شده است. ۶ کانال راهنما از دور آخر کانال های راهنما در مجتمع سوخت حذف شده است. حال ۱۲ کانال راهنما در دو لایه قرار دارند. برای تعیین موقعیت بهینه کانال های راهنما ۱۲ کانال در ۲ لایه طبق شکل ۴ قرار گرفته اند. نتایج بیانگر این امر می باشد که که شکل b-۴ 4 بیشترین ارزش راکتیویته منفی را دارد. در نتیجه شکل b-4۴ بعنوان محل قرارگیری میله های کنترل انتخاب می شود. (M. A. Rahman Gharari, 2016)



شکل ۴. جایابی کانال های راهنما برای مجتمع سوخت سوخت شش وجهی طراحی شده

همچنین مشخصات مجتمع سوخت بدون بور

هندسه، نسبت حجم سوخت به کندکننده، درصد وزنی عناصر مختلف، شناسه مواد مختلف، دما و چگالی یکسان می باشد. شکل ۳ مجتمع های سوخت شبیه سازی شده را نشان می دهد.



شکل ۳. مدل سازی های مجتمع سوخت با ۲۷۱، ۲۱۷، ۳۳۱ و ۱۶۹ میله

در جدول ۲ نتایج برای مجتمع های سوخت که فقط شامل میله های سوخت می باشند و به ازای کتابخانه های مختلف کد WIMS آورده شده است. نتایج جدول ۲ نشان می دهد که ضریب تکثیر بینهایت سیستم مستقل از هندسه و ابعاد راکتور می باشد و بیانگر این نکته می باشد که ضریب تکثیر بینهایت در این مجتمع های سوخت تنها بستگی به مواد دارد.

جدول ۲. نتایج ضریب تکثیر کد WIMS در مقایسه با کد MCNP

تعداد میله های سوخت	کتابخانه	نتایج WIMS	نتایج MCNP P	تفاوت بر حسب درصد ($\Delta K/K$)
331	WIMS5 B	1.321323E+00	1.3246	0.2489
	WLUP-69	1.328606E+00	2	0.3009
	WLUP-172	1.330623E+00	E+00	0.4531
271	WIMS5 B	1.321194E+00	1.3248	0.2774
	WLUP-69	1.328471E+00	7	0.2718
	WLUP-172	1.330525E+00	E+00	0.4268
217	WIMS5 B	1.320977E+00	1.3247	0.2878
	WLUP-69	1.328248E+00	9	0.2610
	WLUP-172	1.330222E+00	E+00	0.410
169	WIMS5 B	1.320739E+00	1.3252	0.3403
	WLUP-69	1.328001E+00	5	0.2075
	WLUP-172	1.330038E+00	E+00	0.3612

از نتایج جدول ۲ می توان نتیجه گرفت با برداشتن میله های سوخت از دور مجتمع سوخت، ضریب تکثیر بینهایت ثابت مانده است، به عبارت دیگر یعنی نسبت حجم سوخت به کندکننده حفظ شده است. باتوجه به

مجتمع سوخت طراحی شده

پس از اینکه مجتمع سوخت شش وجهی بدون بور مخلول طراحی گردید، میبایست راکتیویته ابتدای سیکل و در طول سیکل آن مورد بررسی قرار گیرد، لذا در این تحقیق برای طراحی سموم سوختنی برای راکتور SMR، ۲ جاذب مورد بررسی قرار گرفته است: ۱- استفاده از ۱۲ میله جاذب سوختنی دی بورید کروم آلومینیوم (CrB2+Al) در کانال های راهنما به صورت گسسته. ۲- استفاده از جاذب سوختنی گادالینیا با تعداد میله ها و غلظت های مختلف به صورت یکپارچه (مخلوط با سوخت اورانیوم). یکی از مهمترین چالش ها در طراحی سموم سوختنی برای راکتور SMR تعیین ماده مورد استفاده بعنوان جاذب سوختنی می باشد. با توجه به اینکه اساس طراحی راکتور SMR در این تحقیق بر پایه ی راکتور قدرت صورت گرفته است، ابتدا سعی بر این شده است که امکان استفاده از جاذب سوختنی دی بورید کروم آلومینیوم (CrB2+Al) در کانال های راهنما بررسی شود.

الف) جاذب سوختنی بور (CrB2+Al)

عنصر بور بعنوان جاذب نوترون به شکل های مختلفی مانند ZrB_2 ، B_4C ، CrB_2+Al و... قابل استفاده می باشد. در این قسمت بور به صورت دی بورید کروم آلومینیوم (CrB2+Al) به منظور کاهش راکتیویته اضافی شروع قلب و کاهش نوسانات راکتیویته مورد استفاده قرار می گیرد. در این ترکیب شیمیایی میتوان از مخلوط طبیعی بور استفاده کرد که حاوی تقریباً ۱۹٪ بور-۱۰ و ۸۱٪ بور-۱۱ و همچنین مخلوط غنی شده با ایزوتوپ (B10) میزان تا ۷۵٪ از این ایزوتوپ است. سطح مقطع جذب ترکیبی بور طبیعی حدود ۷۵۰ بارن و برای مخلوط غنی شده با ایزوتوپ B10 در حدود ۴۰۱۰ بارن می باشد.

در این قسمت از طراحی سموم سوختنی ۱۲ میله جاذب سوختنی با جنس دی بورید کروم آلومینیوم به صورت گسسته و با غلظت های مختلف بور، درون کانال های راهنما قرار می گیرند. شکل ۵ نشان می دهد که حتی غلظت های بالای بور (۵۰٪) نیز قادر به تامین راکتیویته مورد نظر ابتدای سیکل مجتمع سوخت طراحی شده راکتور SMR نمی باشد. همچنین شکل ۵

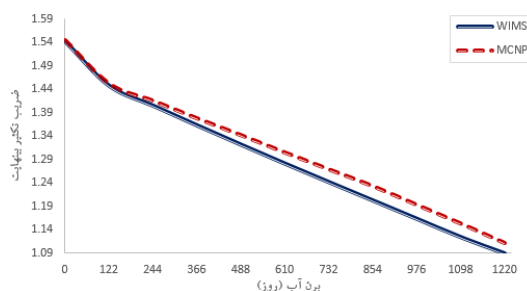
مخلول طراحی شده در این تحقیق در جدول ۳ نشان داده شده است.

جدول ۳. مشخصات مجتمع سوخت بدون بور طراحی شده

پارامتر	کمیت
هندسه مجتمع سوخت	شش ضلعی
تعداد میله های سوخت در هر مجتمع، pcs	156
گام میله های سوخت، mm	12.75
جرم سوخت در مجتمع سوخت، Kg	121.80
تعداد کانال های راهنما، pcs	12
کانال مرکزی، pcs	1
جنس ماده قرص سوخت	UO ₂
غنای سوخت	6.6%
جنس غلاف	آلیاژ Zr+1%Nb

۵.۲. محاسبات برن آپ برای مجتمع سوخت شش وجهی بدون بور طراحی شده

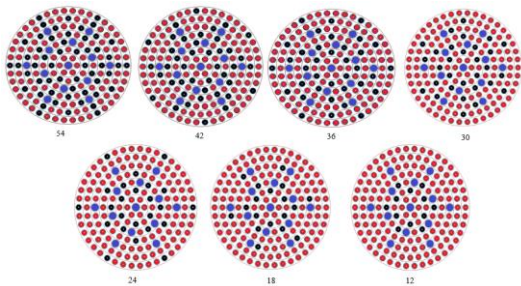
برای دستیابی به طول سیکل ۴۰ ماه لازم است تا محاسبات مربوط به برن آپ با هردو کد مورد بررسی قرار بگیرد، تا صحت نتایج مشخص شود. نمودار رسم شده در شکل ۵ به ترتیب مقایسه برن آپ در کدهای WIMS و MCNP را برای مجتمع سوخت طراحی شده با غنای ۶/۶٪ نشان می دهد. (X. Ha, 2019) و (IAEA, 2016) و (IAEA, 2018) و (L. v. d. Merwe, 2018)



شکل ۵. مقایسه برن آپ برای غنای ۶/۶٪ با کدهای WIMS و MCNP

۶.۲. تعیین جاذب سوختنی مناسب برای

برای چیدمان بهینه میله های جاذب درون مجتمع های سوخت ۴ عامل مورد توجه قرار گرفته است: ۱- قرارگیری میله های جاذب در مجتمع سوخت دارای تقارن یک ششم باشد. ۲- میله های جاذب سوختی کمترین هم پوشانی را با یکدیگر داشته باشند. ۳- میله های جاذب در موقعیتی قرار بگیرند که دارای بیشترین ارزش راکتیویته باشند و ۴- در زمان چینی در قلب راکتور قادر به کنترل پیک توان در راستای شعاعی باشند. با در نظر گرفتن این ۴ عامل، طراحی و چینی میله های جاذب برای مجتمع های سوخت راکتور SMR انجام شده است. در تمامی شکل ها میله های سیاه حاوی جاذب سوختی و سوخت و میله های قرمز فقط حاوی سوخت می باشند. شکل ۵۵ چیدمان مجتمع های سوخت با تعداد ۱۲، ۱۸، ۲۴، ۳۰، ۳۶، ۴۲ و ۵۴ میله های جاذب سوختی را نشان می دهد.



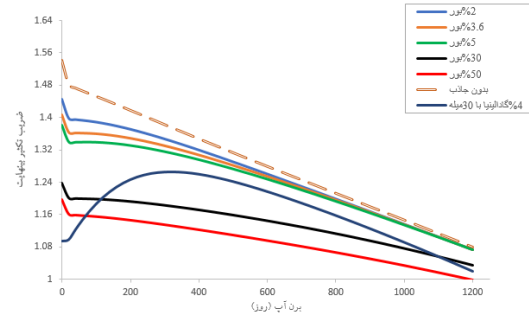
شکل ۶. چیدمان مجتمع های سوخت با تعداد ۱۲، ۱۸، ۲۴، ۳۰، ۳۶، ۴۲ و ۵۴ میله های جاذب سوختی

۷.۲. بررسی درصد وزنی مناسب برای مجتمع

های سوخت بدون بور مملول

برای تعداد مختلف میله های جاذب، درصد های وزنی مختلف گادالینیا در حالت سرد توان صفر مجتمع سوخت بررسی شده است. با توجه به شکل ۷ می توان نتیجه گرفت که مجتمع های سوخت با ۵۴ و ۴۲ میله جاذب حتی با ۳٪ وزنی گادالینیا و در حالت سرد مجتمع نیز بحرانی نمی شوند و ضریب تکثیر بینهایت در این دو حالت در ابتدای سیکل به شدت افت پیدا می کند که این حالت قابل قبول نمی باشد (برای ۲۵٪ وزنی نیز بررسی انجام شده است. به شکل ۷ توجه کنید). با توجه به توضیحات داده شده استفاده از ۵۲ و ۴۲ میله جاذب سوختی ممکن نمی باشد. همچنین برای ۱۲ میله جاذب سوختی نیز بررسی ها انجام شده است. برخلاف مجتمع های سوخت با تعداد بالای میله

نشان می دهد استفاده از جاذب سوختی گادالینیا با توجه به مزایای آن (کاهش راکتیویته اضافی در ابتدای سیکل، افزایش طول سیکل و همچنین کاهش نوسانات راکتیویته)، در این تحقیق برای راکتور SMR مناسب تر می باشد. در ادامه بررسی های صورت گرفته برای جاذب سوختی گادالینیا به تفصیل بیان می شود.



شکل ۵. مقایسه ی استفاده از جاذب های سوختی حاوی بور و گادالینیا با غلظت ۴٪

با توجه به اینکه میله های حاوی بور (با غلظت ۵۰٪) قادر به جبران راکتیویته اضافی در مجتمع سوخت با غنای ۶/۶٪ نبودند، در نتیجه این میله ها در مجتمع های سوخت با غناهای بالاتر نیز نمی توانند مورد استفاده قرار بگیرند. علی رغم اینکه محصولات ثانویه تولیدی در اثر جذب نوترون در جاذب بور از سطح مقطع پایینی برخوردار است اما به علت پایین بودن سطح مقطع جذب آن قادر به جبران راکتیویته اضافی نمی باشد.

(ب) جاذب سوختی گادالینیم (Gd₂O₃)

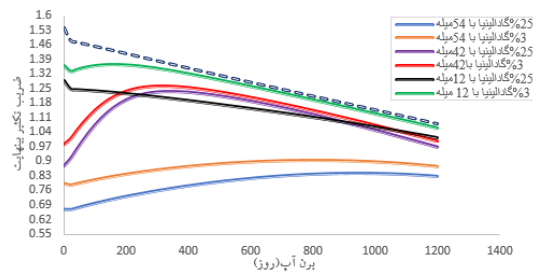
این نوع جاذب سوختی به صورت ترکیب تری اکسید گادالینیا با گادالینیا طبیعی تهیه می شود که شش ایزوتوپ مختلف با جرم اتمی از ۱۵۲ تا ۱۶۰ دارد. مقدار متوسط سطح مقطع جذب نوترون حرارتی برای این عنصر در حدود ۴۶۶۰۰ بارن می باشد. در این تحقیق در طراحی مجتمع های سوخت برای راکتور SMR جاذب های سوختی گادالینیا با تعداد و غلظت های مختلف مورد بررسی قرار گرفته اند. در ابتدا چیدمان بهینه میله های جاذب سوختی حاوی گادالینیا (مخلوط با سوخت) در مجتمع های سوخت صورت گرفته است. مدلسازی ها برای مجتمع های سوخت با تعداد ۱۲، ۱۸، ۲۴، ۳۰، ۳۶، ۴۲ و ۵۴ میله جاذب با غلظت های ۲٪-۲۵٪ انجام شده است.

درصد‌های وزنی بالا (۱۵٪ و ۲۵٪) برای مجتمع سوخت با ۳۰ میله جاذب سوختنی، باعث می‌شود تا مجتمع سوخت در ابتدای سیکل زیر بحرانی شود و همچنین در انتهای طول سیکل مورد نظر نیز زیر بحرانی باشد. همچنین در مقایسه ی بین درصد وزنی گادالینیا ۲٪ و ۴٪ نیز مجتمع سوخت با درصد وزنی ۲٪ گادالینیا راکتیویته اضافی بالایی می‌باشد که این حالت نیز قابل قبول نمی‌باشد. در نتیجه با توجه به نکات ذکر شده و همچنین شکل ۸ مشخص می‌گردد که برای مجتمع سوخت طراحی شده درصد وزنی ۴٪ گادالینیا به دلیل تامین راکتیویته مورد نظر در ابتدای سیکل و همچنین بحرانی نگه داشتن مجتمع سوخت در طول سیکل انتخاب می‌شود.

۳. نتیجه گیری

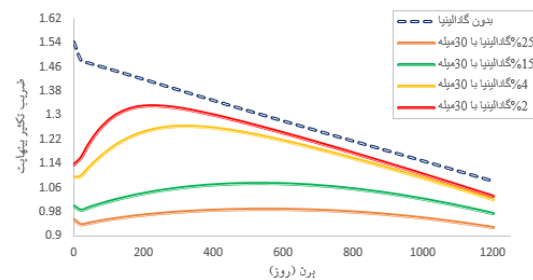
در این تحقیق مجتمع سوخت راکتور VVER-1000 با تدابیر واستدلال‌های خاصی برای تبدیل شدن به مجتمع سوخت جهت استفاده در راکتور SMR فشرده و کوچک شد. مجتمع سوخت راکتور VVER-1000 با ۳۳۱ میله در ۱۰ آرایه با برداشتن ۳ دور از میله‌های سوخت از دور مجتمع سوخت، به مجتمع سوختی با ۱۶۹ میله و ۷ آرایه تبدیل گردید. تعداد میله‌های سوخت از ۳۱۱ میله سوخت به ۱۵۶ میله سوخت کاهش یافت. در مجتمع سوخت راکتور VVER-1000، ۱۸ کلنال راهنما و ۱ کلنال مرکزی قرار دارد (حدود ۶ درصد از میله‌ها را دربرمیگیرد). در طراحی جدید مجتمع سوخت سعی شده است تا همین نسبت برای طراحی مجتمع سوخت جدید نیز رعایت شود، بنابراین ۱۲ کانال راهنما برای قرارگیری میله‌های کنترل (حدود ۷ درصد از میله‌ها) و ۱۵۶ میله سوخت در مجتمع سوخت قرار دارد. نسبت کاهش میله‌های سوخت در مجتمع سوخت ۵۰٪ و کاهش کل کانال‌ها ۴۹٪ در هر مجتمع سوخت نسبت به مجتمع سوخت راکتور VVER-1000 می‌باشد. همچنین در این تحقیق با توجه به شبیه‌سازی‌ها و محاسبات مشخص شد که مجتمع سوخت شش وجهی طراحی شده نسبت به حالت اولیه حدود ۵۰٪ کاهش کوچکتر شده است. طول سیکل مورد نظر برای مجتمع سوخت طراحی شده حدود ۴۰ ماه بوده، که برای این منظور غنای سوخت

های جاذب سوختنی که راکتیویته شروع سیکل را به شدت با کاهش چشم‌گیری مواجه می‌کردند، مجتمع سوخت با ۱۲ میله جاذب سوختنی حتی با ۲۵٪ وزنی از گادالینیا نیز قادر به جبران راکتیویته اضافی ابتدای سیکل نمی‌باشد. در نتیجه استفاده از مجتمع سوخت با ۱۲ میله جاذب سوختنی نیز ممکن نیست.



شکل ۷. مقایسه نتایج ضریب تکثیر بینهایت برای ۱۲، ۴۲، ۵۴ و بدون میله جاذب سوختنی گادالینیا

بررسی‌ها برای مجتمع سوخت با ۳۰ میله جاذب سوختنی با درصد‌های وزنی مختلف نیز انجام گرفته است. با توجه به اینکه بررسی‌ها و نتایج مربوط به حالت سرد می‌باشند، در نتیجه ضریب تکثیر بینهایت مجتمع‌های سوخت بالا می‌باشد. برای استقاده از این مجتمع‌های سوخت درون قلب راکتور SMR می‌بایست تا شبیه‌سازی‌ها و نتایج در حالت گرم توان نامی مورد بررسی قرار بگیرد. در نتیجه مجتمع‌های سوخت برای غلبه بر کاستی دما و کاستی توان باید راکتیویته اضافی مورد نظر را نیز داشته باشند. با توجه به توضیحات ارائه شده مجتمع‌های سوخت با ۲۴، ۳۰ و ۱۸ میله جاذب انتخاب می‌شوند. و همچنین همانطور که در ابتدای این بخش نیز گفته شد برای ۳۰ میله جاذب سوختنی‌ها در شکل ۸ نشان داده می‌شود.



شکل ۸. مقایسه نتایج ضریب تکثیر بینهایت برای ۳۰ میله جاذب گادالینومی با غلظت‌های متفاوت و بدون میله جاذب با توجه به شکل ۸، نتایج نشان می‌دهد که استفاده از

Engineering, University of Cambridge, 2018.

M. A. Rahman Gharari, "Implementation of Strength Pareto Evolutionary Algorithm II in the Multiobjective Burnable Poison Placement Optimization of KWU Pressurized Water Reactor," Elsevier, 2016.

X. Ha, "An advanced core design for a soluble-boron-free small modular reactor ATOM with centrally-shielded burnable absorber," Elsevier, 2019.

IAEA, "Advances in Small Modular Reactor Technology Developments," Austria 2016.

IAEA, "Advances in Small Modular Reactor Technology Developments," Austria 2018.

L. v. d. Merwe, "Reactivity balance for a soluble boron-free small modular reactor," Elsevier, 2018.

در این پژوهش ۶/۶٪ تعیین گردید. پارامترهای مختلف نوترونیکی از جمله ضریب تکثیر بینهایت مجتمع سوخت، راکتیویته ابتدا و انتهای سیکل و محاسبات برن آپ انجام گردید که نتایج ذکر شده نشان دهنده ی صحت شبیه سازی مجتمع سوخت و نتایج میباشد. با توجه به بررسی های صورت گرفته مجتمع های سوخت حاوی میله های جاذب سوختنی با در نظر گرفتن ۴ عامل طراحی و بهینه سازی شدند. با توجه به نتایج مشخص گردید که جاذب سوختنی CrB₂+Al با غلظت های بالای بور (۰.۵٪) نیز قادر به تامین راکتیویته مورد نظر ابتدای سیکل مجتمع سوخت طراحی شده نمی باشد، اما جاذب سوختنی گادالینیا به دلایلی هم چون داشتن سطح مقطع جذب بالا، سطح مقطع جذب پایین عنصر تولیدی ثانویه و کنترل راکتیویته مناسب در طول سیکل بعنوان ماده جاذب سوختنی در این تحقیق تعیین شد. همچنین مشخص شد که برای مجتمع سوخت با غنای پایین از میله های جاذب با غلظت گادالینیا ۰.۴٪ استفاده می شود.

مراجع

س. محبوب، "مزایا(انگیزه ها) و چالش های PENPP, 2016, "راکتورهای مدولار کوچک

D. K. Syed Bahauddin Alam, Bader Almutairi, Palash Kumar Bhowmik, and G. T. P. Cameron Goodwin, "Small modular reactor core design for civil marine propulsion using microheterogeneous duplex fuel. Part I: Assembly-level analysis" Elsevier, 2019.

H. O. Aiden Peakman, Tim Abram, "The core design of a Small Modular Pressurised Water Reactor for commercial marine propulsion," Elsevier, 2019.

A. E. O. O. IRAN, "FINAL SAFETY ANALYSIS REPORT," 2003.

L. Hamilton, Nuclear reactor's analysis. 2011.

S. B. Alam, "The Design of Reactor Cores for Civil Nuclear Marine Propulsion," Doctor of Philosophy, Department of

Conceptual Design and reactivity control of long-life and LEU soluble boron free Hexagonal Fuel Assembly

M. Hosseinllu*¹

¹Faculty of Nuclear Engineering, Shahid Beheshti University, Tehran, Iran

Received: 9 - 8 - 2021

Accepted: 5 - 9 - 2022

Abstract

In recent years SMRs have received a lot of attention due to their small size and portability, as well as some nuclear propulsion. In this research, VVER-1000 fuel assembly has been used as a basis and has been compacted and reduced by special methods and arguments. In this paper, a hexagonal fuel assembly without soluble boron and rely on suitable burnable absorbers has been designed and proposed for use in the SMRs. The objectives of this research are elimination of boric acid from the coolant, determine the number of fuel rods and guide channels inside the fuel assembly, determine the optimal arrangement of fuel rods and guide channels inside the fuel assembly, keeping the fuel to moderator ratio and determine the appropriate dimensions Boron-free hexagonal fuel assembly for use in SMR reactors. Also, one of the challenges of this design was to keeping the ratio of fuel volume to moderator of the VVER-1000 reactor fuel assemblies for SMR reactor, which was solved with neutronics and safety considerations. Due to the maintenance of the fuel volume to moderator ratio, pitch of fuel rods of the VVER-1000 reactor is also intended for the boron-free fuel assembly. Also the desired cycle length for the designed fuel assembly is about 40 month, for which the fuel enrichment has been set at 6.6%. According to increase in fuel enrichment in the SMR cores, the reactivity at the beginning of the cycle is very high, therefore, this reactivity needs to be compensated. One of the most important challenges and concerns in this research is the control of reactivity at the beginning of the cycle, during the cycle and the reduction of the radial power distribution In the absence of boric acid, the burnable absorber of gadolinium was solved problem with proper design. The designed boron-free fuel assembly has 156 fuel rods, 12 guide channels and 1 central tube. It should be noted that MCNP and WIMS codes have been used to simulate fuel assembly and also to ensure the correct design process.

Keywords: Small Modular Reactor-soluble boron free fuel assembly-hexagonal fuel assembly-burnable absorber