



استفاده از فناوری رمجت سوخت جامد در نسل جدید گلوله‌های توپخانه‌ای

سبحان حرفت^۱، مصطفی محمودی^{۲*}

۱- کارشناسی ارشد، مجتمع دانشگاهی هوافضا، دانشگاه صنعتی مالک‌اشتر، تهران، ایران

۲- دانشیار، مجتمع دانشگاهی هوافضا، دانشگاه صنعتی مالک‌اشتر، تهران، ایران

* نویسنده مخاطب: mostafamahmoodi@mut.ac.ir

امروزه افزایش برد گلوله‌های متداول از اهمیت زیادی برخوردار شده است. فناوری‌های قبلی، برد گلوله‌ها را به مقدار مشخصی افزایش می‌داد. این فناوری‌های پیشین در گلوله‌های توپخانه‌ای شامل فناوری ایجاد دمش در پایه گلوله و استفاده از فناوری گلوله راکتی می‌باشد. امروزه شرکت‌های بزرگ تحقیقاتی از فناوری جدیدی در افزایش گلوله توپ استفاده می‌کنند. بر اساس ادعای این شرکت‌ها فناوری‌های جدید می‌تواند برد گلوله ۱۵۵ میلی‌متری را تا ۱۵۵ کیلومتر افزایش دهد. فناوری جدید همان استفاده از فناوری رمجت سوخت جامد است که اکنون بسیار مورد توجه قرار گرفته است. موتورهای رمجت، هیچ قطعه‌ی متحرکی ندارند و در نگاه اول، مانند یک لوله توخالی به نظر می‌رسند که بیشتر در سرعت‌های مافوق صوت به کار می‌روند. در این گونه موتورها، برای روشن شدن موتور ابتدا باید سرعت هوا به مقدار لازم برسد در صورت رخداد چنین حالتی، موتور رمجت به‌طور خودکار روشن می‌شود. در این پژوهش فناوری گلوله رمجت و پیشرفت‌های حاصله در آن بررسی شده است. با توجه به بررسی‌های انجام شده، یکی از فناوری‌های مهم آینده در گلوله‌های توپخانه‌ای، استفاده از فناوری رمجت است.

واژه‌های کلیدی: رمجت، فشردگی، سرعت، تراست

Use of Solid Fuel Ramjet Technology in the New Generation of Artillery Shells

S. Herfat¹, M. Mahmoodi^{2*}

1 M.Sc. Department of Aerospace Engineering, Malek Ashtar University of Technology, Tehran, Iran

2* Associated Professor (Corresponding Author), Department of Aerospace Engineering, Malek Ashtar University of Technology, Tehran, Iran

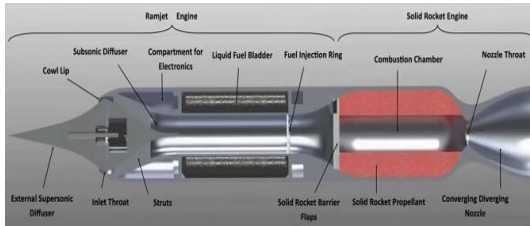
*Corresponding Author: mostafamahmoodi@mut.ac.ir

Increasing the range of conventional bullets has become very important today. Previous technologies increased the range of bullets by a certain amount. These former technologies in artillery shells include the technology of creating a bullet at the base of the bullet and the use of rocket bullet technology. Today, large research companies are using new technology to increase cannonballs. According to these companies, new technologies can increase the range of 155 mm bullets to 155 km. The new technology is the use of solid fuel ramjet technology, which is now very popular. Ramjet motors have no moving parts and at first glance look like a hollow tube, which is mostly used at supersonic speeds. In such engines, in order for the engine to start, the air speed must first reach the required value. In such a case, the ramjet engine will start automatically. In this research, the technology of ram jet bullets and the progress made in it have been investigated. According to the investigations, one of the most important future technologies in artillery shells is the use of ramjet technology.

Keywords: Ramjet, Compression, Speed, Trust.

بر اساس نوع سوخت مصرفی به دو دسته کلی تقسیم می‌شوند، موتور رمجت سوخت مایع و موتور رمجت سوخت جامد [۹].

موتورهای رمجت سوخت مایع کاربرد وسیع‌تری نسبت به موتورهای رمجت سوخت جامد دارند زیرا در شرایط پروازی مشابه بازده بالاتری دارند و می‌توانند میزان نیروی پیشران را به راحتی تغییر دهند (شکل ۶). در برخی از موارد، برای افزایش کارایی این نوع موتورها و رسیدن به سرعت و شتاب اولیه مورد نیاز برای شروع به کار موتور رمجت، آن را با بوستر سوخت جامد ترکیب می‌کنند [۹].



شکل ۶- شماتیک موتور رمجت سوخت مایع [۸]

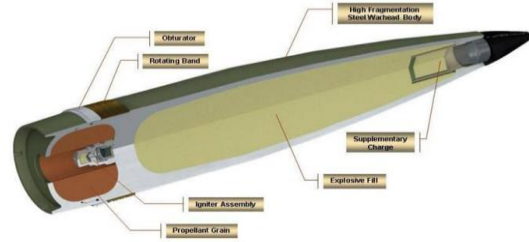
در رمجت‌های با سوخت مایع، سوخت هیدروکربنی در جلوی شعله نگهدارها به درون محفظه احتراق پاشیده می‌شود که با هوای فشرده شده خروجی از دهانه ورودی ترکیب می‌شود و در ادامه همانند رمجت سوخت جامد در محفظه احتراق مشتعل شده، سپس با سرعت از نازل خارج می‌شود و نیروی تراست ایجاد می‌کند.

موشک روسی یاخونت (شکل ۷)، از جمله موشک‌های کروز است که از پیشران رمجت سوخت مایع استفاده می‌کند و قابلیت شلیک از هوا، دریا، زیردریایی و پرتابگر زمینی (سامانه باستیون) را دارد. سرعت یاخونت در ارتفاع کروز، معادل ۲٫۶ ماخ و در نزدیکی سطح زمین ۲ ماخ است. قدرت پیشران این موشک از یک موتور رمجت با وزن ۲۰۰ کیلوگرم تأمین می‌شود که قادر به تأمین ۴ تن نیروی تراست برای این موشک ۳ تنی است. این موشک ابتدا توسط یک بوستر سوخت جامد که در محفظه احتراق موتور رمجت قرار دارد به سرعت اولیه می‌رسد و پس از اتمام سوخت در آسمان رها می‌شود [۹].



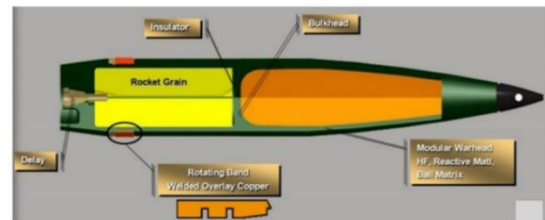
شکل ۷- موشک یاخونت [۹]

موتور رمجت سوخت جامد نوع دیگری از موتورهای رمجت است که از پیشران جامد در آن استفاده می‌شود. شکل ۸ ساختار یک موتور رمجت سوخت جامد را نشان می‌دهد. موتور رمجت سوخت جامد حاصل ایده‌ای جالب برای افزایش برد موتورهای



شکل ۴- فناوری دمش در پایه گلوله [۵]

در فناوری تجهیز گلوله‌ها به موتور راکت، سرعت گلوله از طریق یک موتور راکت کوچک که در قسمت انتهایی گلوله قرار گرفته است (شکل ۵)، افزایش پیدا می‌کند. گلوله تقویت شده شامل یک موتور راکت، یک نازل خروجی و محصولات احتراقی خارج شونده از نازل می‌باشد. یک گلوله معمولی مجهز به موتور راکت در واقع گلوله‌ای است که یک موتور راکت کوچک به آن افزوده شده است، افزودن این موتور موجب می‌شود بخشی از فضای که متعلق به مواد منفجره بوده است، اشغال شود. بنابراین در اثر افزوده شدن موتور راکت به گلوله و در نتیجه کاهش مواد انفجاری قدرت تخریبی آن کاهش می‌یابد. به کمک این روش در حد قابل توجهی به برد گلوله افزوده شده است. کاهش قدرت تخریبی اتفاقی است که در تمام انواع این گلوله‌ها رخ می‌دهد [۶].



شکل ۵- گلوله توپ مجهز به موتور راکت [۶]

۳ فناوری تجهیز گلوله‌ها به موتور رمجت

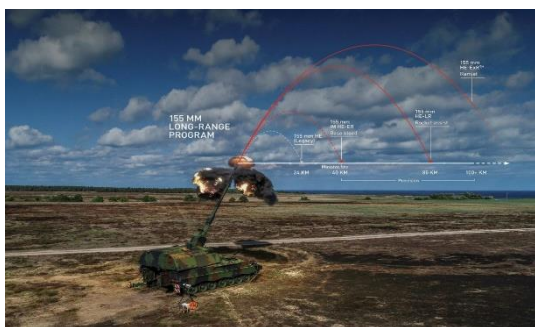
موتور رمجت، یک موتور هوا تنفسی با محدوده پروازی فراصوت بین ۲ الی ۶ است که در مقایسه با موتورهای توربوجت و توربوفن، فاقد تجهیزات دوار از جمله توربین و کمپرسور است. این موتور ساختاری ساده دارد ولی دینامیک گاز آن پیچیده می‌باشد. این موتور با ایجاد موج‌های مایل و عمودی، مؤلفه سرعت هوای ورودی را به فشار تبدیل کرده و آن را به صورت پایدار با ماخ تقریباً ۰٫۳ به سمت محفظه احتراق می‌فرستد تا با سوخت مخلوط شده و مشتعل گردد. بعد از اشتعال گازهای داغ با سرعت بسیار بالا از نازل خارج می‌شوند [۷].

۳.۱ انواع موتور رمجت

نخستین دسته‌بندی که در مورد موتورهای رمجت وجود دارد، دسته‌بندی آن‌ها بر اساس سوخت مصرفی است. موتورهای رمجت

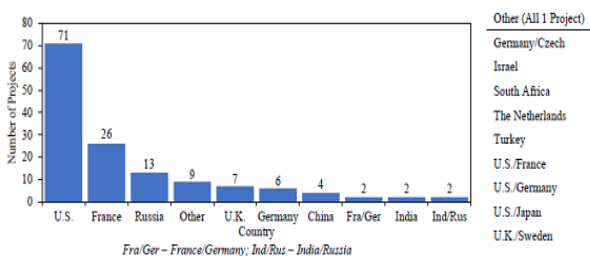
۳.۲ فناوری گلوله توپخانه‌ای مجهز به موتور رمجت

با پیشرفت‌های صورت گرفته در فناوری موتور رمجت سوخت جامد و به دلیل عدم وجود سیستم تغذیه سوخت و پیچیدگی‌های مرتبط، رمجت سوخت جامد در چند دهه اخیر مورد توجه قرار گرفته است. نیاز به گلوله‌های توپخانه‌ای با برد بیشتر، شرکت‌ها و سازمان‌های تولیدکننده سلاح، ایده استفاده از موتور رمجت را در گلوله‌های توپخانه‌ای نسل آینده معرفی کردند. با برآوردهای انجام شده در فاز طراحی این گلوله‌ها، مشخص شد که استفاده از این فناوری می‌تواند برد گلوله را تا دو برابر و یا بیشتر افزایش دهد (شکل ۹). تلاش‌ها برای پیشرفت فناوری موتور رمجت سوخت جامد از جمله در ایالات متحده آمریکا، اسرائیل، سوئد، آفریقای جنوبی، کره جنوبی، آلمان و هلند صورت گرفته است. بر اساس نتایج به دست آمده، توپخانه‌های فعلی بدون تغییر در شکل و تجهیزات آن‌ها می‌توانند گلوله‌های جدید را استفاده نمایند. نتایج حاصله و رقابت روزافزون کشورها باعث شده است تا تعریف پروژه‌ها با استفاده از فناوری موتور رمجت روز به روز افزایش یابد (شکل ۱۰) [۱۲].



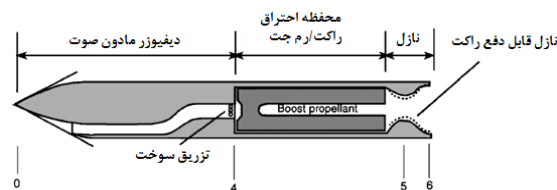
شکل ۹- برنامه افزایش برد گلوله [۱۱]

در (شکل ۹) محصول HE گلوله متداول ۱۵۵ میلی‌متری و محصول IM HE-ER یک گلوله ۱۵۵ میلی‌متری می‌باشد که تا برد ۴۰ کیلومتر را شامل می‌شود این گلوله بر اساس تکنولوژی دمس از پایه ساخته شده است. محصول HE-LR یک گلوله ۱۵۵ میلی‌متری هدایت شونده مجهز به موتور راکت می‌باشد که می‌تواند به ۷۰-۸۵ کیلومتر برسد. محصول HE-EXR یک گلوله رمجت سوخت جامد ۱۵۵ میلی‌متری می‌باشد که از برد ۸۰ کیلومتر تا ۱۵۰ کیلومتر پوشش می‌دهد.

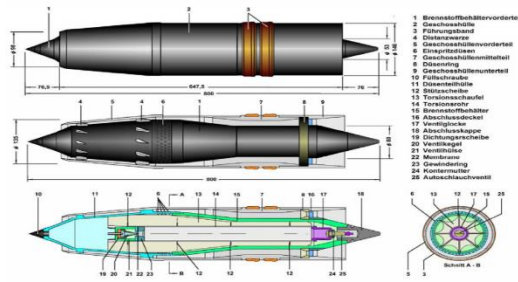


شکل ۱۰- پروژه‌های رمجت در هر کشور [۱۲]

موشکی به همراه حفظ سادگی است. ایده اولیه این موتورها به اواخر ده پنجاه میلادی بازمی‌گردد ولی شروع کارهای مطالعاتی جدی بر روی آن از اوایل دهه هشتاد میلادی آغاز شده و نمونه‌های عملیاتی این موتور نیز توسعه زیادی یافته‌اند. این موتورها شباهت عملکردی زیادی به موتورهای هیبرید داشته و تفاوت اصلی آن در بخش اکسیدکننده است. در موتورهای هیبرید، اکسیدکننده، مخزنی جداگانه به همراه سیستم پاشش دارد اما رمجت سوخت جامد از اکسیژن هوای محیط اطراف به‌طور مستقیم به‌عنوان اکسیدکننده استفاده می‌کند. با توجه به این موضوع، این موتورها دیگر نیازی به مخازن نگه‌دارنده، سیستم تغذیه و پاشش و قطعات چرخنده نداشته و لذا بسیار ساده و قابل اعتمادند. ضربه مخصوص این موتورها در مرتبه رمجت‌های سوخت مایع بوده و حدود سه تا چهار برابر موتورهای راکت با پیشران جامد است. از سوی دیگر با توجه به عملکرد این موتور در فشارهای پایین (زیر ۱۰ بار)، جرم سازه محفظه در مقایسه با راکت‌های با پیشران جامد بسیار سبک‌تر است. رمجت‌ها برای عملکرد بهتر نیاز به سرعت روبه‌جلوی قابل توجه دارند و در سرعت‌های ماخ ۲ تا ۵ بیشترین بازده را ارائه می‌دهند. رمجت‌ها به‌طور خاص، برای کاربردهایی که نیاز به موتور کوچک و ساده توأم با سرعت بالا است، مناسب می‌باشند. سوخت این موتور برخلاف موتورهای راکت با پیشران جامد، معمولاً دارای مقدار کمی اکسیدکننده بوده و اکسیژن موجود در هوای ورودی نقش اکسیدکننده را ایفا می‌نماید. جریان مافوق صوت در دهانه ورودی موشک توسط امواج تراکمی به جریان مادون صوت با عدد ماخ کم تبدیل شده و در این فرایند، فشار و دمای آن افزایش یافته و برای احتراق مناسب در محفظه، آماده می‌گردد. با توجه به عدم تمرکز در آزاد شدن انرژی، ناپایداری احتراق در این موتورها به‌ندرت مشاهده شده است و لذا قابلیت اطمینان آن‌ها از سویی دیگر مورد تأیید است. نرخ پسروی سوخت جامد در این موتورها به دما و فشار محفظه و نیز دبی جرمی هوای عبوری از آن مرتبط است. با تغییر ارتفاع موشک و کاهش دما و فشار و دبی جرمی هوای ورودی، مقدار نرخ پسروی نیز کاهش یافته و لذا فرایند واکنش در این موتور به‌نوعی خودکنترل بوده و نیاز به سیستم تنظیم سوخت و اکسیدکننده ندارد [۹].



شکل ۸- شماتیک راکت-رمجت سوخت جامد [۱۰]



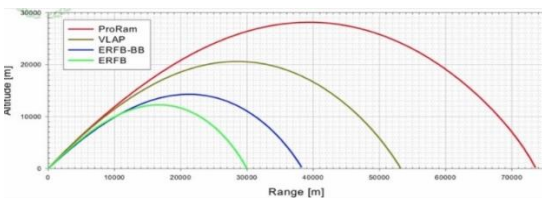
شکل ۱۲- شماتیک کامپیوتری گلوله طراحی شده با استفاده از تکنولوژی رمجت توسط ترومسدورف [۱۳]



شکل ۱۳- بقایای گلوله تست شده با استفاده از تکنولوژی رمجت توسط ترومسدورف [۱۳]

۲.۴ شرکت نامو نروژ

اخیراً شرکت نامو نروژ از یک مفهوم بالقوه انقلابی برای موشک مجهز به موتور رمجت استفاده کرده است که با استفاده از آن هر توپ استاندارد ۱۵۵ میلی‌متری می‌تواند به اهداف بیش از ۶۰ مایلی شلیک کند (شکل ۱۴). ارتش آمریکا قبلاً علاقه خود را به چنین گلوله‌ای ابراز کرده است که می‌تواند در انتها در خدمت سپاه تفنگداران آمریکایی باشد و سرانجام ممکن است راهی برای نیروی دریایی آمریکا جهت استفاده از توپ‌های جدید در ناوشکن‌های پنهان‌کار باشد [۱۴].



شکل ۱۴- برد گلوله رمجت شرکت نامو [۱۵]

در شکل ۱۴ فناوری با پرتابه ERFB، افزایش برد حدود ۳۰ درصد در مقایسه با گلوله‌های توپ معمولی امکان پذیر است. ERFB-BB: پرتابه مجهز به فناوری دمش از پایه می‌باشد. V-LAP: پرتابه توپخانه دوربرد با افزایش سرعت که پرتابه شامل فناوری ERFB-BB با نیروی رانش راکت می‌باشد. Proram: برنامه فناوری رمجت سوخت جامد که برد را تا حدود ۸۰ کیلومتر برساند.

شرکت سازنده، آن را به صورت ماکت در نمایشگاه دوسالانه اسلحه در فرانسه، در سال ۲۰۱۸، با عنوان رمجت سوخت جامد ۱۵۵ میلی‌متری معرفی کرد (شکل‌های ۱۵ و ۱۶).

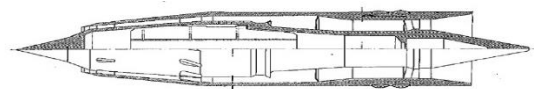
شکل ۱۰ تعداد کل برنامه‌های شناسایی رمجت در هر کشور تاکنون را نشان می‌دهد. ایالات متحده با ۷۱ برنامه بیشترین رمجت را دارد. فرانسه و روسیه به ترتیب با ۲۶ و ۱۳ رویدادهای مهم قرن بیستم، به‌ویژه جنگ جهانی دوم و جنگ سرد قرار گرفت. ایالات متحده و روسیه شاهد شروع سرمایه‌گذاری قابل توجهی در طول جنگ جهانی دوم و پیشرفت از طریق جنگ سرد بودند. فرانسه و آلمان در توسعه موتورهای رمجت قبل و در طول جنگ جهانی دوم فعال بودند و فرانسه پس از جنگ جهانی دوم همچنان فعال است. از زمان پایان جنگ سرد، تمرکز برنامه‌های رمجت به سیستم‌های سیکل ترکیبی برای استفاده در دسترسی به فضا تغییر یافته است. بسیاری از کشورهایی که اخیراً تحقیق در مورد موتورهای رمجت را آغاز کرده‌اند. تفاوت در تعداد کل برنامه‌ها لزومی ندارد که یک کشور از نظر تکنولوژی رمجت نسبت به کشور دیگر برتر باشد، بلکه می‌تواند نشان‌دهنده تفاوت فلسفه در کاربرد سیستم و رویکرد تحقیق و توسعه باشد. همان‌طور که گفته شد، ایالات متحده، فرانسه و روسیه در بیشترین تعداد برنامه‌ها سرمایه‌گذاری کردند.

۴ شرکت‌ها و کشورهای سرمایه‌گذار در حوزه رمجت

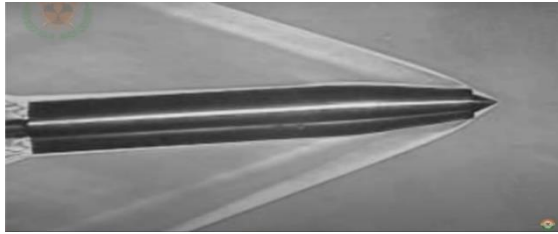
در حال حاضر تعدادی از این شرکت‌ها در مرحله انجام تست‌های عملیاتی هستند و محصولات طراحی شده آن‌ها در آینده نزدیک صحنه نبرد توپخانه‌ای را تغییر خواهد داد. در این قسمت به بررسی طرح‌های مختلفی از گلوله‌های توپ پرداخته شده است که از سیستم رمجت به‌منظور افزایش برد استفاده کرده‌اند [۱۲].

۱.۴ آلمان

در آلمان گلوله‌های ۱۵۰ میلی‌متری توسط ترومسدورف طراحی و ساخته شده و به صورت آزمایشی شلیک شده‌اند از نتایج به‌دست آمده و توسعه‌های انجام شده بر روی آن اطلاعات کاملی در دسترس نیست. نقشه‌های موجود فناوری پیشرفته‌ای را در این گلوله نشان می‌دهد که از فناوری رمجت در آن استفاده شده است (شکل ۱۱ و ۱۲). همچنین تست‌های میدانی نیز برای آن انجام شده است (شکل ۱۳) [۱۳].



شکل ۱۱- شماتیک گلوله طراحی شده با استفاده از تکنولوژی رمجت توسط ترومسدورف [۱۳]



شکل ۱۸- تست تونل باد صورت گرفته برای گلوله رمجت [۱۷]

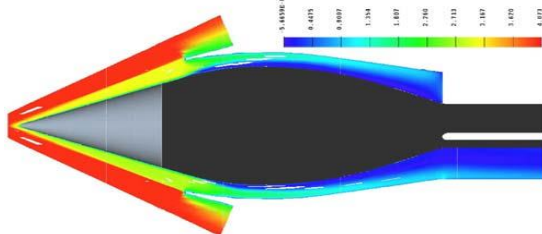


شکل ۱۵- گلوله رمجت ۱۵۵ میلی متری شرکت نامو (طرح ۱) [۱۵]

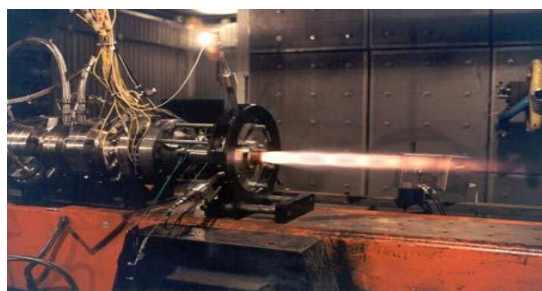
۳.۴ آژانس تحقیقات دفاع سوئد (FOA سابق)

سیستم پیشرانه رمجت سوخت جامد ترکیبی از عملکرد پیشران بالا و درجه پیچیدگی مکانیکی بسیار پایین است. به همین ترتیب، این یک سیستم پیشران بسیار مورد توجه برای گلوله‌های توپخانه‌ای است. نیروی جلوبرنده تولیدشده توسط سیستم پیشران می‌تواند برای کاهش زمان کل و یا افزایش انرژی جنبشی روی هدف یا افزایش برد استفاده شود. کارکرد یک گلوله رمجت سوخت جامد توسط پدیده‌های فیزیکی پیچیده با اثرات متقابل قوی تعیین می‌شود. یک طرح موفق از چنین گلوله‌ای نیازمند دانش دقیق از عملکرد در سطح زیرسیستم‌ها و همچنین در سطح سیستمی گلوله دارد.

یک برنامه مطالعه بر روی رمجت سوخت جامد توسط آژانس تحقیقات دفاع سوئد (FOA سابق) و TNO صورت گرفت. کار توسعه فناوری در زمینه آئرویدینامیک (شکل ۱۹)، محفظه و عملکرد نازل (شکل ۲۰)، پیش‌بینی عملکرد گلوله، طراحی مکانیکی (شکل ۲۱) و سیستم سلاح امکان طراحی یک گلوله رمجت سوخت جامد با بالک‌های ثابت را فراهم می‌کند. آزمایش‌های پرواز انجام شده نشان داد که این برنامه قادر به ایجاد یک پیشران برابر با پسی آئرویدینامیکی خود است و در نتیجه یک سرعت ثابت پرواز دارد [۱۸].



شکل ۱۹- شبیه‌سازی آئرویدینامیکی گلوله رمجت [۱۸]

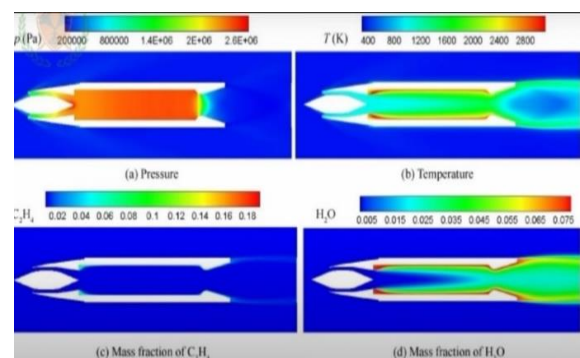


شکل ۲۰- توسعه فناوری محفظه احتراق و نازل گلوله رمجت [۱۸]



شکل ۱۶- گلوله رمجت ۱۵۵ میلی متری شرکت نامو (طرح ۲) [۱۵]

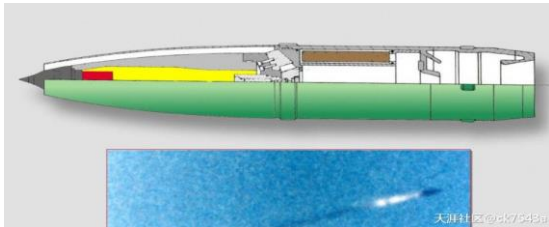
همچنین شرکت سازنده برنامه‌ریزی کرده است تا سال ۲۰۲۳ آزمایش‌های گلوله را با موفقیت انجام دهد و مهمات جدید را به‌صورت عملیاتی در بین سال‌های ۲۰۲۳ تا ۲۰۲۴ به نیروهای نظامی تحویل دهد. در واقع استفاده از رمجت در توپ ۱۵۵ میلی متری، تکنولوژی پرتاب موشک از توپ است. به‌استثنای تعداد کمی از گلوله‌های هدایت‌شونده با برد ۵۰-۶۰ کیلومتر (تقریباً ۳۰ تا ۴۰ مایل)، اکثر سیستم‌های توپخانه هنوز در همان فواصل ۷-۲۰ کیلومتر از هدف، مورد استفاده قرار می‌گیرند. از ۵۰ سال پیش با گسترش طول لوله هویترز، ارتش امیدوار است که این دامنه‌ها را تقریباً دو برابر کند. اما هنوز به برد ۶۰ مایل نرسیده است. گلوله رمجت قادر خواهد بود که به بردی بیش از ۶۰ مایل دست یابد. طبق گفته شرکت سازنده، فرایند آماده سازی برای خدمه توپخانه، یکسان باقی می‌ماند. سرعت اولیه با استفاده از نیروی پرتاب تأمین می‌شود. یک منبع سوخت جامد باعث حرکت گلوله با حداکثر سرعت ۳ ماخ شده و آن را تقریباً ۵۰ ثانیه حفظ می‌کند. شرکت نامو در این خصوص تست‌ها و شبیه‌سازی‌های گوناگونی انجام داده است (شکل‌های ۱۷ و ۱۸).



شکل ۱۷- شبیه‌سازی‌های عددی صورت گرفته برای گلوله رمجت [۱۶]

۴.۴ دانشگاه نانجینگ چین

در میان بسیاری از روش‌های مختلف برای افزایش برد مهمات، استفاده از رمجت سوخت جامد نیز توسط دانشگاه علم و صنعت نانجینگ توسعه یافته است. بر اساس اطلاعات منتشر شده، گلوله طراحی شده بردی بیش از ۱۵۰ کیلومتر خواهد داشت (شکل‌های ۲۴ و ۲۵) [۱۹].



شکل ۲۴- شماتیک گلوله رمجت چینی به همراه تصویر تست [۱۹]



شکل ۲۵- گلوله ۱۵۵ میلی‌متری با سیستم پیشران رمجت ساخت کشور چین [۱۹]

۴.۵ آمریکا

آمریکا اخیراً بخشی از یک تلاش گسترده‌تر را برای افزایش برد واحدهای توپخانه‌ای خود در ارتش ایالات متحده آغاز کرده است. آن‌ها قصد دارند تا یک توپ هویتزر جدید (شکل ۲۶) را برای افزایش برد تا میزان دو برابر، برای هر دو نوع خود کششی و غیر خود کششی، توسعه دهند. قبضه‌ای ۱۵۵ میلی‌متری که می‌تواند به‌طور مؤثر از گلوله‌های جدید مجهز به رمجت سوخت جامد و همچنین از گلوله‌های موشکی بهبود یافته، استفاده کند. هر دو نوع مهمات برای شکست دادن یک حریف نزدیک مانند روسیه در هر درگیری بالقوه‌ای بسیار مؤثر خواهد بود. برای این منظور ارتش ایالات متحده قراردادی را با شرکت نامو نروژ برای خرید گلوله‌های رمجت منعقد کرده است. همچنین شرکت ریتون قراردادهایی را برای طراحی و ساخت این سامانه‌های اسکرمت جت جاری کرده است (شکل ۲۷) [۲۰].

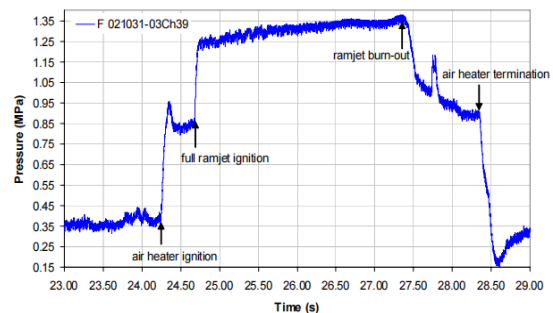


شکل ۲۱- طراحی پیکربندی گلوله رمجت [۱۸]

همچنین برنامه تحقیقاتی توسط TNO با همکاری با یک شرکت سوئیسی در مورد استفاده از فن‌آوری پیشران رمجت سوخت جامد در گلوله‌های پدافند هوایی در کالیبر متوسط انجام گردید. عناصر این برنامه منجر به اولین نمایش موفقیت‌آمیز پرواز با ماخ بیشتر از ۴، برای فناوری رمجت سوخت جامد در جهان شد (شکل‌های ۲۲ و ۲۳).



شکل ۲۲- نمونه‌های تست شده گلوله رمجت [۱۸]



شکل ۲۳- نمودار فشار زمان گلوله رمجت تست شده [۱۸]

در نمودار فشار بر حسب زمان (شکل ۲۳) از زمان شروع تست تا ثانیه ۲۴/۳۰ هوای گرم وارد می‌شود و فشار به ۰/۴۵MPa می‌رسد و سپس در همین ثانیه پدیده جرقه زنی رخ می‌دهد و فشار به ۰/۹۵MPa می‌رسد و تا ثانیه ۲۴/۷۵ پدیده جرقه زنی کامل شده و فشار به ۰/۸۵MPa می‌رسد سپس پدیده احتراق تا ثانیه ۲۷/۴۹ تکمیل شده و فشار به ماکسیمم مقدار خود یعنی ۱/۳۵MPa می‌رسد و در ادامه پس از احتراق، خروج گازهای داغ تا ثانیه ۲۸/۴۹ صورت می‌گیرد و فشار به ۰/۹MPa می‌رسد بعد از آن تا انتهای تست فشار با افزایش زمان کاهش می‌شود.

۷.۴ کره جنوبی

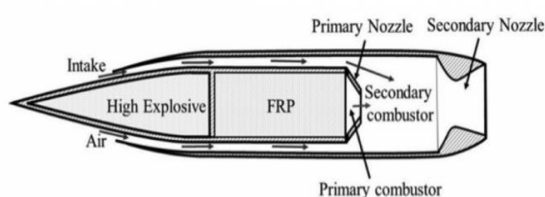
کشور کره جنوبی نیز با توجه به فرارگیری در منطقه حساس شرق آسیا و درگیری‌های منطقه‌ای در آن نقطه، طراحی گلوله رمجت سوخت جامد را در اولویت طرح‌های خود قرار داده و شرکت پونگ سان مسئولیت طراحی و ساخت آن را برعهده گرفته (شکل ۲۹) [۲۳].



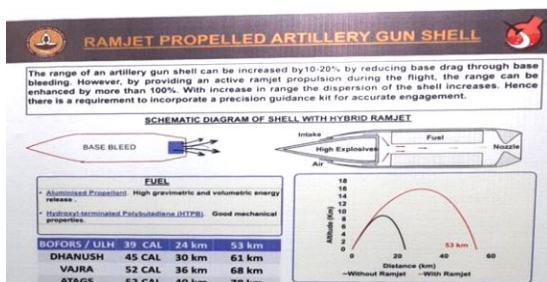
شکل ۲۹- گلوله رمجت سوخت جامد ساخت کره جنوبی [۲۳]

۸.۴ هند

توسعه توپخانه مجهز به رمجت توسط موسسه فناوری هند-مادرس (IIT-M) در جریان نمایشگاه اکسپو ۲۰۲۰ پیشنهاد شد (شکل‌های ۳۰ و ۳۱). یک توپخانه مجهز به گلوله با فناوری دمش در پایه می‌تواند برد گلوله را ۱۰-۲۰٪ افزایش دهد. در عوض یک توپخانه مجهز به فناوری گلوله رمجت سوخت جامد می‌تواند برد را بیش از ۱۰۰٪ افزایش دهد. واحدهای توپخانه ارتش هند به‌طور منظم در داخل پاکستان با اهدافی درگیر می‌شوند. دو برابر شدن برد به واحدهای توپخانه این امکان را می‌دهد تا با هزینه نسبتاً کمتری اهداف بسیار عمیق‌تری را در داخل پاکستان هدف قرار دهند [۲۴].



شکل ۳۰- شماتیک گلوله رمجت سوخت جامد ساخت هند [۲۴]



شکل ۳۱- شماتیک مشخصات گلوله رمجت سوخت جامد ساخت هند ارائه‌شده در اکسپو ۲۰۲۰ [۲۴]



شکل ۲۶- توپ هویتزر جدید [۲۰]



شکل ۲۷- گلوله اسکرمت ساخت شرکت ریتون [۲۱]

۶.۴ آفریقای جنوبی

آفریقای جنوبی تلاش برای توسعه فناوری در یک گلوله رمجت ۱۵۵ میلی‌متری را توسط شرکت RDM (SDD سابق) در آفریقای جنوبی با هدف رسیدن به برد حداقل ۷۰ کیلومتر انجام داده است. به‌عنوان بخشی از این تلاش، آزمایش تونل باد بر روی ورودی هوا و همچنین طرح‌های اولیه یکپارچه برای یک گلوله رمجت توپخانه‌ای انجام گردید (شکل ۲۸) [۲۲].



شکل ۲۸- گلوله رمجت سوخت جامد ساخت آفریقای جنوبی [۲۳]

[۲۶]. این رویداد کاملاً مطابق با تکامل فرآیند فتوسنتز اکسیژنی توسط سیانوباکتری‌ها بود و زمین را به یک سیاره با سطحی غنی از O₂ تبدیل نمود که قادر به پشتیبانی از حیات گیاهان و جانوران است [۲۷].

توسعه فناوری‌های فضایی و نانوماهوره‌های ناسا، بیش از گذشته شرایط قرارگیری ارگانیسم‌ها و مولکول‌ها را در محیط فضا ممکن ساخته‌است؛ هدف از این آزمایشات، رمزگشایی از منشأ، تکامل و گسترش حیات بر روی زمین و در جهان است. مهمترین اثر ناشی از خلا فضا، خشک‌شدگی است. سیانوباکتری از جنس Chroococciopsis در جوامع صخره‌ای و صحراها با شرایط سخت (نظیر دره‌های خشک قطب جنوب، صحرای آتاکاما در شیلی یا صحرای موهاوی^۱ در کالیفرنیا که آنالوگ‌های زمینی مریخ محسوب می‌شوند) زیست می‌کند. تحمل خارق العاده این سیانوباکتری در برابر تنش خشکی، یونیزاسیون و پرتو یوی وی موجب شده‌است به عنوان گونه آزمایشگاهی مناسب برای سفرهای فضایی، توسعه سیستم پشتیبان حیات، و استفاده از منابع در محل برای استقرار انسان بر روی ماه انتخاب شود. بنابراین به نظر می‌رسد Chroococciopsis ارگانیسمی است که توانایی رشد در مریخ را دارد. به هر حال، هنوز مشخص نیست که کدام یک از سویه‌های آن دارای بهترین ویژگی‌ها برای مقاومت در برابر شرایط متفاوت و سخت مریخ هستند. بنابراین به نظر می‌رسد یک تحقیق دقیق برای یافتن سویه مناسب که بتواند از عهده همه شرایط نامناسب مریخ نظیر مقاومت به خشکی به دنبال احیا سریع، محافظت در برابر حجم زیاد نمک، اسید، پرتو یوی، فشار بالا، غلظت‌های بالای دی اکسیدکربن، شدت نور کم، مقادیر آب کم (مرزی) و منبع دی نیتروژن گازی و غیره برآید برای به حداکثر رساندن پتانسیل رشد سیانوباکتری‌ها در مریخ ضروری باشد.

۶ منابع

- [1] S. J. F. JR. (2018). *Strategic Long Range Cannon*. Available: <https://www.globalsecurity.org/military/systems/ground/slrcc.htm>
- [2] K. K. K. a. J. N. Fleming, *Base Bleed*. Taylor & Francis, 1991.
- [3] J. Trevithick. Available: <https://www.thedrive.com/the-war-zone/21531/yes-this-is-a-ramjet-powered-artillery-shell-and-it-could-be-a-game-changer>
- [4] H. Warriors. (2020). Available: <https://twitter.com/homelandmag/status/1225033570084769800?lang=en-GB>
- [5] D. Nguyen, "XM1128 Insensitive Munition High Explosive Base Burn Projectile," in *NDIA Guns & Missiles Conference* New Jersey, 2011.

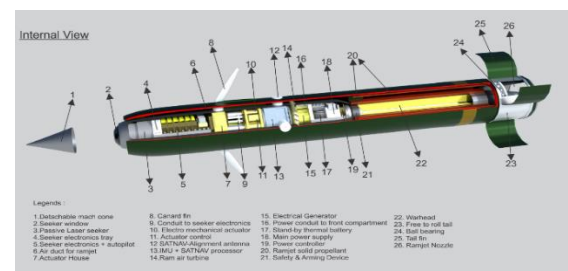
۴.۹ گلوله رجمت ساخت شرکت آرکلایت پرسپژن با نام Valac

والاک نام یک گلوله توپ ۱۵۲ میلی‌متری است (شکل ۳۲). گلوله طوری طراحی شده است که پوسته هدایت‌شونده آن بتواند برد طولانی داشته باشد و توپ‌های قدیمی ۱۵۲ میلی‌متری را ارتقاء دهد. والاک نتیجه این توسعه بود. پوسته دارای بالک‌هایی از نوع "wraparound" است که در آن تمام پره‌ها و سطوح کنترل پس از پرتاب باز می‌شوند. از ویژگی‌های آن می‌توان به چرخش آزاد بخش انتهایی در هنگام پرواز اشاره کرد (Free Roll).

با توجه به شکل ۳۳ همان‌طور که در تصویر دیده می‌شود، والاک دارای ویژگی‌های SATNAV (ناوبری ماهواره‌ای) است که باعث افزایش دقت به میزان ۲-۳ متر می‌شود و می‌تواند اهداف در حال حرکت را مورد اصابت قرار دهد. جستجوگر آن از نوع ترکیبی از نوع مادون قرمز و لیزر است. جرم سر جنگی ۶/۵ کیلوگرم است. منحصربه‌فردترین ویژگی والاک، سیستم پیش‌رانش آن است. با توجه به شکل هوا تنفسی موتور رجمت جرم سوخت برای یک برد مشخص کاهش یافته و بنابراین بردی طولانی (تا ۲۸۰ کیلومتر)، خواهد داشت. والاک از یک باتری حرارتی ماندگار استفاده می‌کند. سرعت گلوله حداقل ۲/۳۶ ماخ (۸۰۰ متر بر ثانیه) خواهد بود [۲۵].



شکل ۳۲- نمای بیرونی گلوله رجمت سوخت جامد والاک [۲۵]



شکل ۳۳- نمای داخلی گلوله رجمت سوخت جامد والاک [۲۵]

۵ نتیجه گیری

اکسیژن یک عامل محیطی ضروری برای اکثریت موجودات زنده روی زمین است. رویداد بزرگ اکسیداسیون در حدود ۲٫۳ تا ۲٫۴ میلیارد سال پیش موجب تکامل بیوسفر سیاره زمین شد و به طرز چشمگیری مسیر حرکت تکاملی موجودات را تحت تاثیر قرار داد

- Proceedings of the 19th International Symposium on Ballistics*, 2001.
- [18] R. G. Veraar, Meerten, E. van, and Giusti, G., "Flight and Terminal Ballistic Performance Demonstration of a Gun-Launched Medium Calibre Ramjet Propelled Air Defence Projectile," presented at the 41st Gun and Missile Systems Conference,, Sacramento, CA, 27-30 March, 2006.
- [19] R. Joe. (2019). Available: https://twitter.com/rickjoe_pla/status/1175757485313056768
- [20] J. Trevithick. (2018). Available: <https://www.thedrive.com/the-war-zone/21598/the-army-wants-longer-barreled-howitzers-to-fire-ramjet-powered-and-other-special-shells>
- [21] (2021). *hypersonic missile takes flight*. Available: <https://www.raytheonmissilesanddefense.com/news>
- [22] defenceWeb. (2020). *Denel offers Pakistan missile deal*. Available: <https://www.flightglobal.com/denel-offers-pakistan-missile-deal/25185.article>
- [23] A. Samad, G. B. Tagawa, F. Morency, and C. Volat, "Predicting rotor heat transfer using the viscous blade element momentum theory and unsteady vortex lattice method," *Aerospace*, vol. 7, no. 7, p. 90, 2020.
- [24] G. Sarkar. (2020). *Development of an Indian Ramjet Powered Artillery Round: The Story so far*. Available: <https://www.strategicfront.org/research-work-in-ramjet-powered-artillery-shell-the-story-so-far/>
- [25] (2020). *Valac-152*. Available: <https://www.deviantart.com/stealthflanker/art/Valac-152-834694488>
- [26] H. Decker and K. E. Van Holde, *Oxygen and the Evolution of Life*. Springer Science & Business Media, 2010.
- [27] T. W. Lyons, C. T. Reinhard, and N. J. Planavsky, "The rise of oxygen in Earth's early ocean and atmosphere," *Nature*, vol. 506, no. 7488, pp. 307-315, 2014.
- [6] A. Calloway. (2016). *Army developing safer, extended range rocket-assisted artillery round*. Available: https://www.army.mil/article/174013/army_developing_safer_extended_range_rocket_assisted_artillery_round
- [7] J. D. Mattingly, K. M. Boyer, and H. von Ohain, *Elements of propulsion: gas turbines and rockets*. American Institute of Aeronautics and Astronautics Reston, VA, 2006.
- [8] J. Gilles. (2016). *Integrated Rocket Ramjet*. Available: http://mindworks.shoutwiki.com/wiki/Integrated_Rocket_Ramjet
- [9] M. VERMYLEN. (2017). *P-800 Oniks*. Available: <https://missiledefenseadvocacy.org/missile-threat-and-proliferation/todays-missile-threat/russia/16962-2/>
- [10] R. S. Fry, "A century of ramjet propulsion technology evolution," *Journal of propulsion and power*, vol. 20, no. 1, pp. 27-58, 2004.
- [11] "THE RAMJET REVOLUTION," ed, 2019, p. 10.
- [12] J. P. Jones, L. Kuffel, E. Sorto-Ramos, K. Seyed Alavi, T. Mccall, and B. Chudoba, "Investigating the legacy of air-breathing and rocket propulsion systems," in *AIAA Propulsion and Energy 2020 Forum*, 2020, p. 3916.
- [13] V. Trommsdorff. (2019). *Active rockets*. Available: <https://en.topwar.ru/165108-aktivno-reaktivnye-snarjady-v-trommsdorffa-germanija.html>
- [14] *NAMMO AMMUNITION HANDBOOK*. 2018.
- [15] B. Plaza, R. Bardera, and S. Visiedo, "Comparison of BEM and CFD results for MEXICO rotor aerodynamics," *Journal of Wind Engineering and Industrial Aerodynamics*, vol. 145, pp. 115-122, 2015.
- [16] Z. Changfei, C. Haotian, Y. Wenjin, and W. Xiaoming, "Self-ignition characteristics of the high-speed ramjet kinetic energy projectile in the launch process," *Chinese Journal of Aeronautics*, vol. 32, no. 4, pp. 851-860, 2019.
- [17] F. Dionisio and A. Stockenström, "Aerodynamic wind-tunnel test of a ramjet projectile," in