

1-1 دیسک:



از مهمترین اجزاء این موشک دیسک جلوی آن می باشد. این دیسک وظایف زیادی دارد اولین و مهمترین وظیفه این دیسک ایجاد کاویتاسیون در نوک آن می باشد. حباب ایجاد شده توسط این دیسک با هوای دمیده شده توسط کاسه های پشت آن تقویت شده تا انتهای موشک امتداد می یابد بنابراین موشک در یک حباب هوا حرکت می کند البته انتهای موشک در آب قرار دارد. دومین



وظیفه دیسک در

موشک تولید لیفت برای حفظ مسیر مستقیم راکت می باشد. لیفت تولیدی این دیسک حدوداً برابر با نصف لیفت تولیدی موشک می باشد.

سومین عملکرد این دیسک حفظ و کنترل زاویه پیچ در موشک می باشد برای این منظور این دیسک بین زاویه $5^{\circ}/30'$ تا $24^{\circ}/30'$ دوران می کند. در حالت کروز این زاویه بین 9° تا 12° متغیر است.

یک اکچویوتر به این دیسک متصل است که دیسک را با سرعت زاویه های 290 درجه در هر ثانیه می چرخاند. فرکانس حرکت دیسک از 12 الی 5 هرتز متغیر می باشد.

وظیفه چهارم دیسک حفظ و پایداری در کانال سمت موشک می باشد .
بعد از اینکه موشک وارد مد سوپرکاویتاسیون گردید به مقدار



زیاد ضرایب پایداری موشک افزایش پیدا می کند . به عبارت دیگر موشک در حالت حرکت در مد سوپر کاویتاسیون بشدت نسبت به مانور در کانال سمت پایدار می گردد، شاید به همین دلیل فاز آشیانه یابی (Homing) در قسمت انتهایی مسیر حرکت حذف

گردیده است بعلت پایداری بالا در کانال سمت بنابراین نیروی یادی برای تغییر مسیر حرکت لازم می باشد .

در مورد این دیسک لازم است تذکر داده شود که این دیسک در سرعت های زیر 100 متر بر ثانیه کارایی چندانی ندارد و دقیقاً بعد از اینکه موشک وارد شد مرحله سوپر کاویتاسیون گردید این دیسک می تواند وظایف مشروحه فوق را انجام می دهد . این دیسک بعد از انجام تست سالم بود . در درون این دیسک یک سوراخ به قطر 33 میلی متر قرار دارد . آب لازم برای موتورهای موشک از درون این سوراخ وارد بدنه می شود در درون این لوله یک لوله نازک قرار دارد که بعد از شلیک موشک این لوله مقداری بسمت

این لوله کوچک آب می باشد این



حرکت می کند وظیفه اندازه گیری فشار کامل فشار عبارت است از :

فشار دینامیک + کامل

فشار ناشی از اتمسفر = فشار

فشار استاتیک = فشار
فشار استاتیک + فشار

$$\times \rho_{water} \frac{1}{2} V^2 = \text{موشک} = \text{فشار دینامیک}$$

$V =$ سرعت موشک

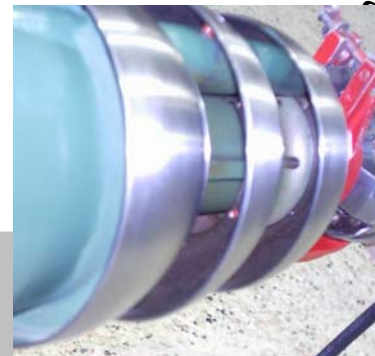
2- (fairing)

وقتی که حباب

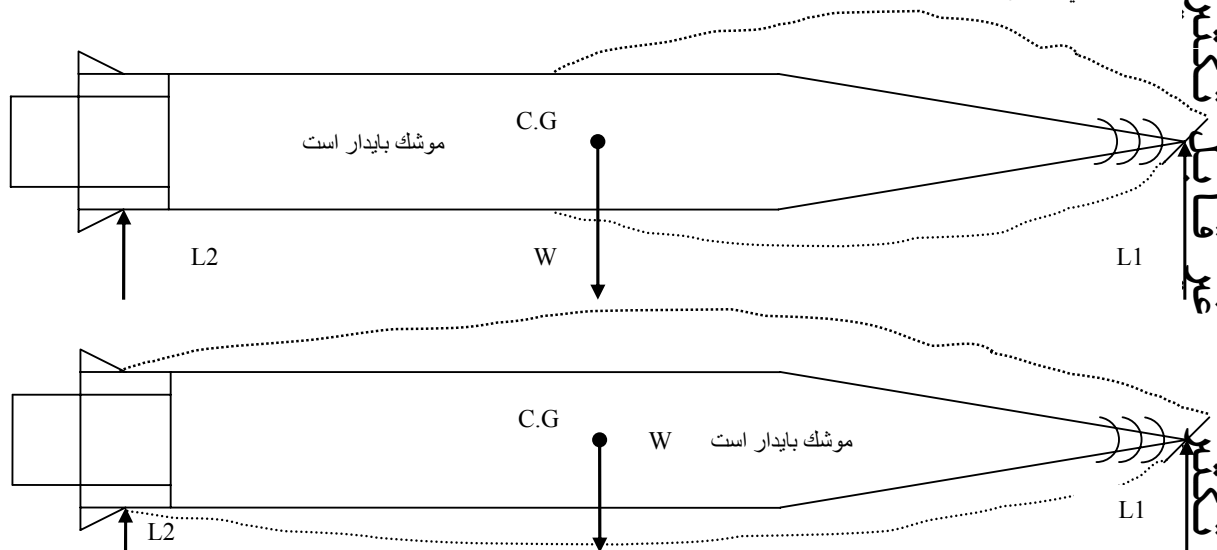
توسط دیسک شروع شد

می بایست این حباب

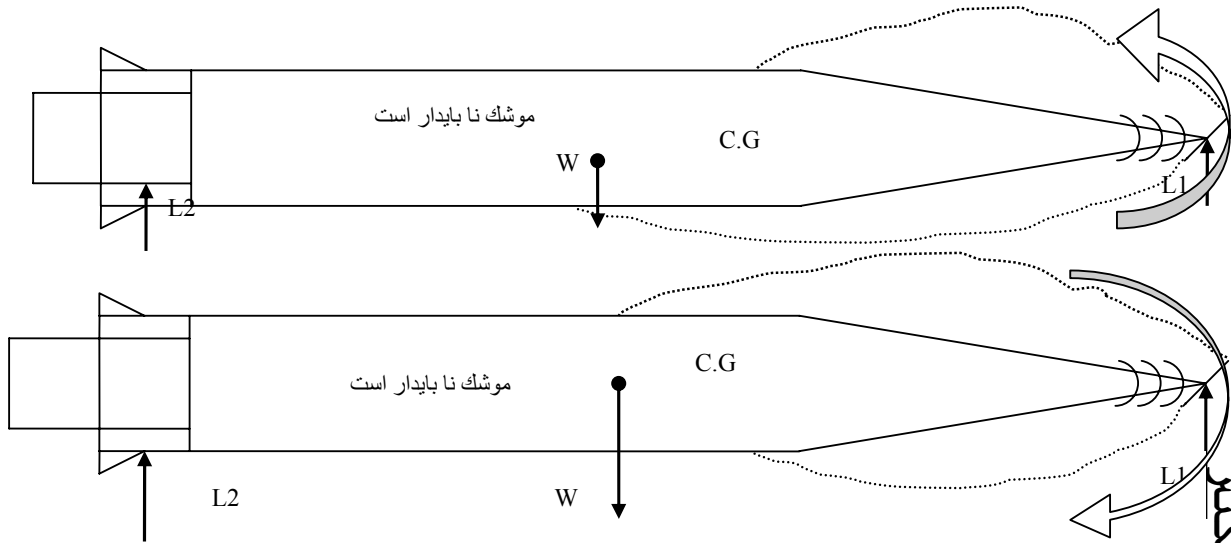
تا انتهای موشک حفظ



گردد . در داخل موشك يك مولد گاز وجود دارد . كه بعداً توضیح داده خواهد شد . گاز تولید شده توسط مولد گاز با استفاده از سه لوله مجزا به این کاسه ها و این کاسه ها هوا را به صورت یکنواخت روی بدنه موشك پخش می کنند . تعداد این کاسه ها سه عدد است . کاسه اول هم گاز را به سمت عقب هدایت می کند و هم مقداری گاز را جهت پر کردن خلأ پشت دیسك به آن سمت هدایت می کند تعداد 6 عدد سوراخ در کاسه اول وجود دارد كه هوای خروجی از آنها بسمت عقب و روی بدنه هدایت می شود کاسه دوم هم . سوراخ هایی به این منظور دارد ولي در کاسه سوم هیچ سوراخی كه از آن هوا وارد کاسه گردد مشاهده نگردید. با توجه به اینکه هوای خروجی از مولد گاز دمایی زیادی در حدود 500 درجه دارد این کاسه ها می بایست در مقابل شوک حرارتی ناشی از گرم و سرد شدن مقاوم باشند . سطح این کاسه ها کاملاً صیقلی می باشد این حباب تاثیر زیادی در حرکت موشك دارد . ضخامت این حباب اهمیت زیادی در تولیدی لیفت توسط پاشنه موشك دارد اگر این ضخامت زیاد باشد و بی مورد حجم مورد نیاز از این گازها افزایش می یابد لذا مولد گاز بزرگ تر و سنگین تری لازم است . بصورت کیفی ارتباط لیفت تولیدی با طول حباب بشکل زیر نمایش داده می شود .

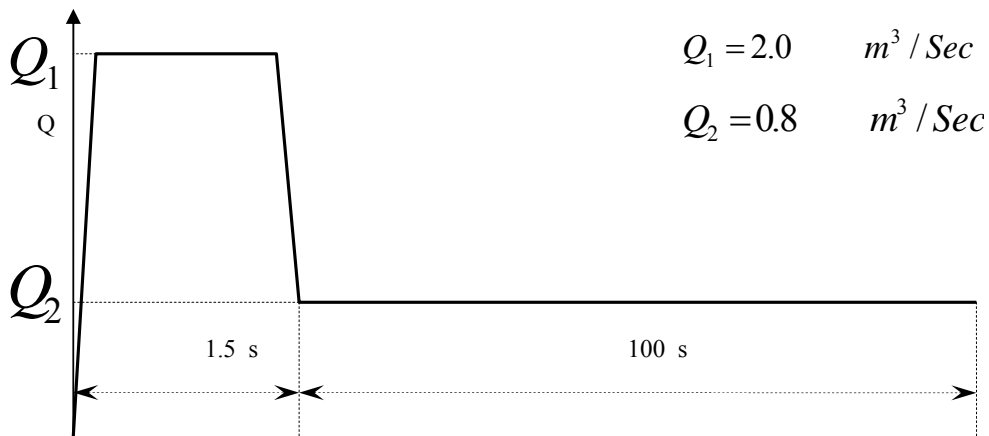


غیر قابل تکثیر
غیر قابل تکثیر
غیر قابل تکثیر
غیر قابل تکثیر
غیر قابل تکثیر
غیر قابل تکثیر

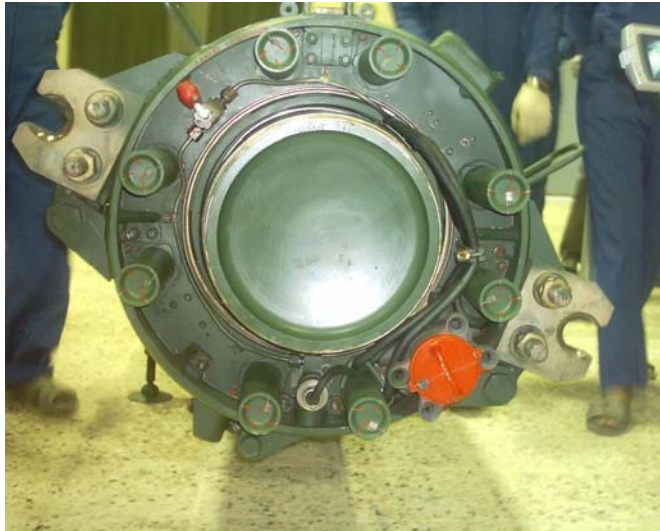


در موشك شلیك شده به علت خروج موشك از آب دیسك سوم بر اساس برارت گازهاي خروجي ذوب شده بود البته مقداري از پوسته نیز شکسته شده که بر اثر برخورد به کف دریا بوده یا بر اساس شوک حرارتی ناشی از برخورد مجدد به آب و گرم و سرد شدن خورد شده بود.

این یک موتور مشابه با موتور اصلی می باشد با این تفاوت که کوچکتر از موتور اصلی است و در خروجی آن هیچ نازل تعبیه نشده است وظیفه آن تولید دبی مورد نیاز برای تشکیل حباب می باشد. برنامه دبی بر حسب زمان این موتور از نمودار زیر پیروی می کند.



- موتورهای راکت اشکوال:



راکت اشکوال از دو موتور مجزا از هم تشکیل شده است که بپارتند از :
الف - موتور بوستر , ب - موتور اصلی

موتور بوستر:



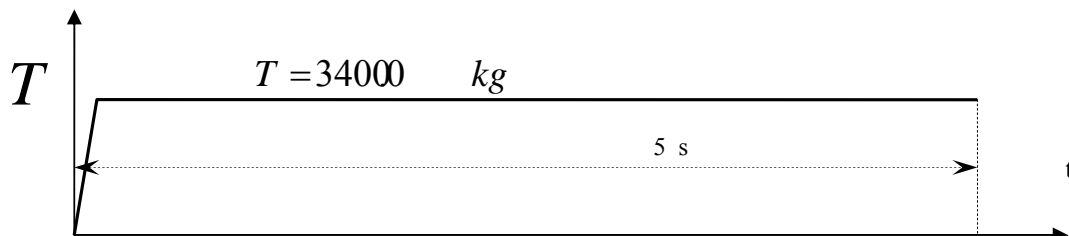
موتور بوستر می بایست توان لازم را جهت رساندن موشک از سرعت صفر به 35 متر بر ثانیه در مدت 7 ثانیه تامین کند. مسیر حرکت موشک در مدت کارکرد این موتور در شکل زیر نمایش داده شده است .

هئاز يك پرواز شامل مراحل زیر می باشد:

- حدود يك ثانیه زمان خروج کامل موشک از لانچر می باشد.
- حدود دو ثانیه زمان ورود کامل موشک به آب می باشد سرعت موشک در لحظه ورود به آب 20 متر بر ثانیه می باشد .
- حدود 5 ثانیه طول می کشد تا موشک زاویه سمت را اصلاح کرده و به عمق کروز برگردد و موتور اصلی روشن گردد.
- این بوستر مستقیماً از سیستم اتوپایلوت فرمان می گیرد.
- بوستر 8 عدد نازل دارد از يك سوخت ساده دو پایه استفاده می کند. سیستم جدایش بوستر از موشک . بصورت اصطکاکی عمل می کند بدین صورت که بعد از روشن شدن موتور اصلی اصطکاک بین بدنه

غیر قابل تکثیر
غیر قابل تکثیر
غیر قابل تکثیر
غیر قابل تکثیر
غیر قابل تکثیر
غیر قابل تکثیر
غیر قابل تکثیر
غیر قابل تکثیر
غیر قابل تکثیر
غیر قابل تکثیر

بوستر و آب باعث می شود نیرویی برخلاف جهت حرکت به وجود بیاید که این نیرو باعث ماندن بوستر و حرکت موشک اصلی می شود. در این تست بوستر بعد از تست از آب خارج نشد. نمودار تراست بر حسب زمان برای بوستر بشکل زیر می باشد .



موتور اصلی :

موتور اصلی یک موتور هیبرید با دو نرخ سوزش متفاوت می باشد . با توجه به اظهارات طرف خارجی این موتور از پیچیدگی تکنولوژی بالا برخوردار است. فاز دوم حرکت بشرح زیر می باشد :

حرکت شتابدار از موقعیت 1 به 2 می باشد . در این مرحله حرکت شتابدار و سریع می باشد . به مدت 1/5 ثانیه طول می کشد .

حرکت با سرعت ثابت از موقعیت 2 تا موقعیت 3 یا اتمام سوخت اکت می باشد که به مدت 100 ثانیه طول می کشد .

باختار موتور اصلی:



همان طور که گفته شد موتور اصلی یک موتور هیبرید با دو نوع سوخت و دو نرخ سوزش جداگانه می باشد موتور اصلی توسط یک فرمان الکتریکی از اتوپایلوت روشن می شود .

موتور اصلی یک موتور هیبرید با دو نرخ سوزش متفاوت می باشد

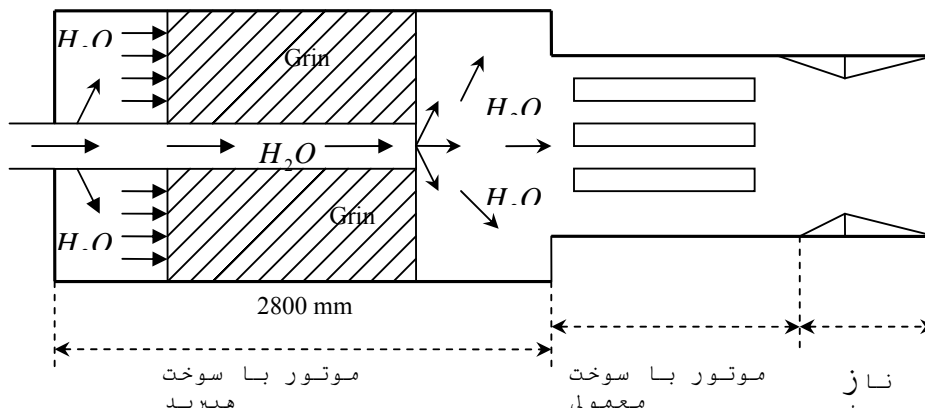
با توجه به اظهارات طرف خارجی این موتور از پیچیدگی و تکنولوژی بالا برخوردار است. فاز دوم حرکت بشرح زیر می باشد .

حرکت شتابدار از موقعیت 1 به 2 می باشد . در این مرحله حرکت شتابدار و سریع می باشد . به مدت 1/5 ثانیه طول می کشد .

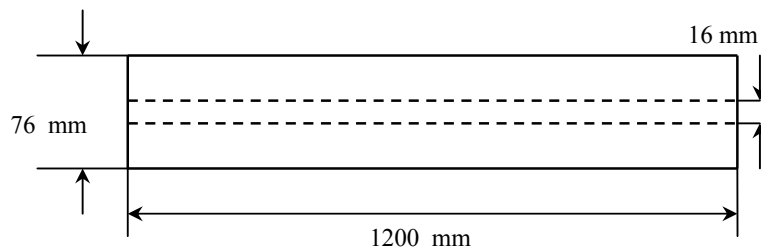
- حرکت با سرعت ثابت از موقعیت 2 تا موقعیت 3 یا اتمام سوخت راکت می باشد که به مدت 100 ثانیه طول می کشد.

ساختار موتور اصلی:

همان طور که گفته شد موتور اصلی یک موتور هیبرید با دو نوع سوخت و دو نرخ سوزش جداگانه می باشد موتور اصلی توسط یک فرمان الکتریکی از اتوپایلوت روشن می شود.



ابتدا یک موتور با سوخت کامپوزیت قرار گرفته است. این موتور وظیفه دارد که سرعت موشک را از 35 متر بر ثانیه به 100 متر بر ثانیه برساند این موتور از 12 عدد لوله سوخت کامپوزیتی دارد. این سوخت ها دارای سطح مقطع دایره ای همراه با یک سوراخ در داخل مانند شکل زیر می باشد. ابعاد این سوخت بشرح زیر می باشد.



سوخت اصلی یک سوخت هیدروری اکتیو می باشد. اکسیدایزر این سوخت آب دریا می باشد. در درون محفظه احتراق شرایط زیر حکم فرماست.

$$T=500^{\circ}\text{c}$$

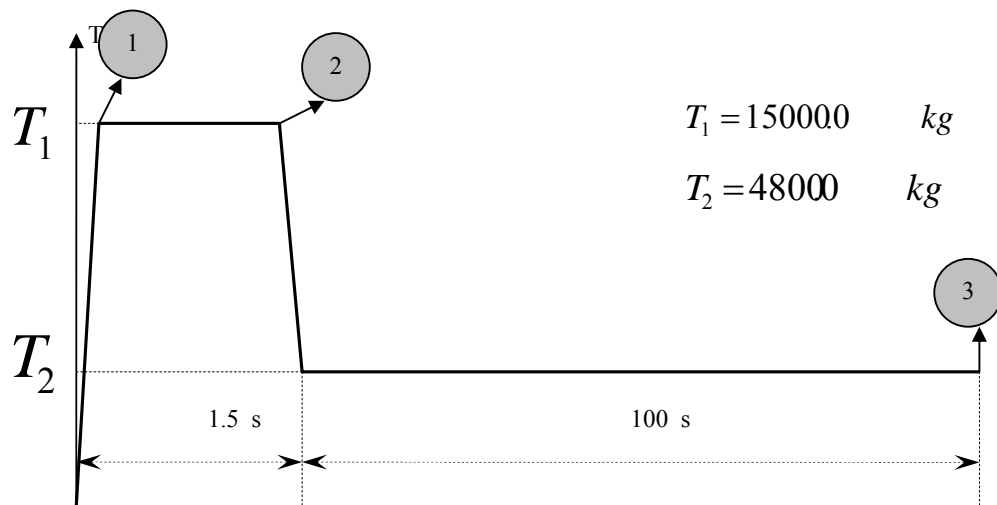
$$P=24 \text{ ATm}$$

محفظه احتراق این سوخت ثابت می باشد این سوخت از یک گرین شکل استوانه با سوراخی در درون آن تشکیل شده است. از

غیر قابل تکثیر غیر قابل تکثیر غیر قابل تکثیر غیر قابل تکثیر غیر قابل تکثیر غیر قابل تکثیر

سوراخ درون سوخت آب با فشار وارد می شود . پشت سوخت فشار آب قرار دارد که باعث می شود سوخت از جلو به سمت انتهای موشک رانده شود با سوزش سوخت در محفظه احتراق گرین سوخت به سمت جلو حرکت می کند بنابراین محفظه احتراق ثابت باقی می ماند . سوخت هیدروری اکتیو یک سوخت بر پایه منیزیم می باشد که مقداری مواد افزودنی دیگر نیز دارد . اکسیدایزر این سوخت آب دریا می باشد . آب دریا علاوه بر اینکه اکسید ایزر می باشد وظیفه خنک کردن موتور رانیز دارد . در صورتی که به هر علت بعد از روشن شدن سوخت اصلی جریان آب قطع شود . دمای محفظه احتراق تا 1500 درجه سانتیگراد افزایش می یابد . مقدار سوخت هیدروری اکتیو 1000 کیلوگرم می باشد . این سوخت در مدت 100 ثانیه می سوزد . بنابراین نرخ سوزش آن 10 kg/s می باشد . طول سوخت گرین 2800 میلیمتر می باشد . لذا این سوخت دارای نرخ سوزش 28 میلیمتر بر ثانیه است . مقدار آب مورد نیاز برای سوخت در هر ثانیه 45 کیلوگرم می باشد . باید توجه کرد که با سوختن سوخت و کم شدن مقدار آن به همان مقدار آب جایگزین سوخت می شود . بنابراین جایابی مرکز ثقل تا حد ممکن کاهش پیدا می کند .

پنجمی تراست به زمان این موتور به شکل زیر می باشد .

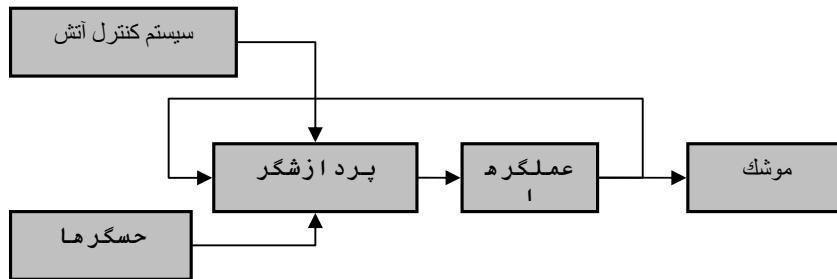


سوخت آینده گویا بر پایه آلومینیوم (به علت ارزانی آلومینیوم) می باشند .

اتوپایلوت

اتوپایلوت در موشک و اژدرها وظیفه کنترل و هدایت وسیله را دارد. در این وسیله بعد از اینکه موشک وارد مرحله کروز یا سوپرکراویتاسیون می شود موشک قابل هدایت نیست. بنابراین اتوپایلوت این موشک زیر آبی دارای ویژگی خاص می باشد که به تشریح آن در زیر می پردازیم.

بلوک دیاگرام کارکردی این موشک در شکل زیر نمایش داده شده است:

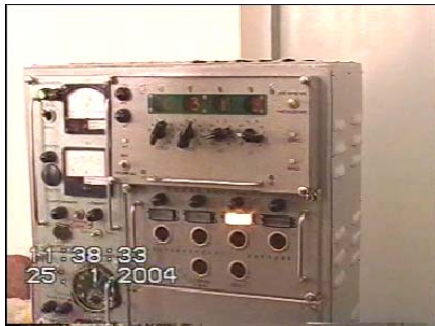


مثل دیگر اتوپایلوت ها از یک سری اطلاعات ورودی، پردازشگر، فرامین خروجی تشکیل می شود. بلوک دیاگرام کارکردی آن به شکل فوق می باشد (احتمالاً).

یک سری سنسورهای حساس در موشک تعبیه شده اند مانند اپروسکوپ ها، شتاب سنج ها، فشار سنج ها، زمان سنج ها... که خروجی این سنسورها مستقیماً به پردازشگر وارد می شود. از طرف دیگر یک سری اطلاعات می باشد که قبل از شلیک از طریق دستگاه کنترل آتش به اتوپایلوت ارسال می گردد. نهایتاً در پردازشگر با استفاده از این اطلاعات و دیگر برنامه پیچیده کامپیوتری فرمانهای لازم محاسبه و به عملگرها ارسال می شود و با حرکت عملگرها موشک مانور لازم را انجام می دهد.

سیستم کنترل آتش

غیر قابل تکثیر
غیر قابل تکثیر
غیر قابل تکثیر
غیر قابل تکثیر
غیر قابل تکثیر



یک سیستم الکترونیکی می باشد که توسط آن موقعیت های زیر را با ویژگی های شرح داده شده به موشک انتقال می دهند .
زاویه رول استند
زاویه پیچ استند
زاویه سمت (چرخش موشک) حداکثر 20 درجه می باشد .
زاویه برد موشک مثبت یا منفی
جهت حرکت موشک در انتهای برد که موشک از آب خارج شود یا به اعماق آب شود.

حسگرها -

1-3 ژایروها : ژایروها زاویه انحراف موشک را اندازه گیری می کنند. این موشک از سه ژایروی معمولی استفاده می کنند (پورتیکال ژایرو) این ژایروها زاویه را اندازه گیری می کنند. بنابراین این موشک سه ژایروی در محورهای RICTH , YAW , ROLL دارد. خروجی این ژایروها به کامپیوتر موشک ارسال می گردد . ژایروهای این موشک الکتریکی می باشند. ژایروها با دقتی در حدود یک دقیقه کار می کنند . سرعت دوران ژایروها 28000 دور در ثانیه هستند .

2-2 شتاب سنج ها : همانند ژایرو این موشک در سه محور طول ، عرض و ارتفاع از شتاب سنج استفاده می کنند ، می بینیم یک سیستم ناوبری اینرسیال کامل با دقت بالا در موشک موجود می باشد .

3-2 فشار سنج : در این موشک از دو فشار سنج کل و استاتیک استفاده می شود . فشار سنج کل در جلوی موشک قرار دارد بعد از شلیک توسط یک مکانیزم از درون سوراخ دماغه موشک خارج شده و فشار کل را محاسبه می کند. در انتهای دماغه 8 عدد سوراخ وجود دارد که این 8 سوراخ به همدیگر متصل هستند . این سوراخ فشار استاتیک را در قبل از فاز سوپرکاویتاسیون

محاسبه می کنند. بعد از اینکه موشک وارد فاز سوپر کاویتاسیون شد این سوراخ ها فشار داخل حباب را محاسبه می کنند ، رابطه ای بین فشار حباب و فشار استاتیک وجود دارد که طرف خارجی آنرا بیان نکرد . بنابراین از این رابطه فشار استاتیک را محاسبه و سپس فشار دینامیک و بعد از آن سرعت موشک را محاسبه می کنند (بنابر گفته کارشناس خارجی). ولی روش دیگری نیز برای محاسبه امکان پذیر است و آن انتگرال گرفتن از شتاب سنج می باشد . همان طور که گفته شد یک شتاب در جهت محور موشک قرار دارد در صورتی که این از خروجی این شتاب سنج انتگرال گرفته شود سرعت در جهت محور X را بدست آورد.

پردازشگر - غیر قابل تکثیر

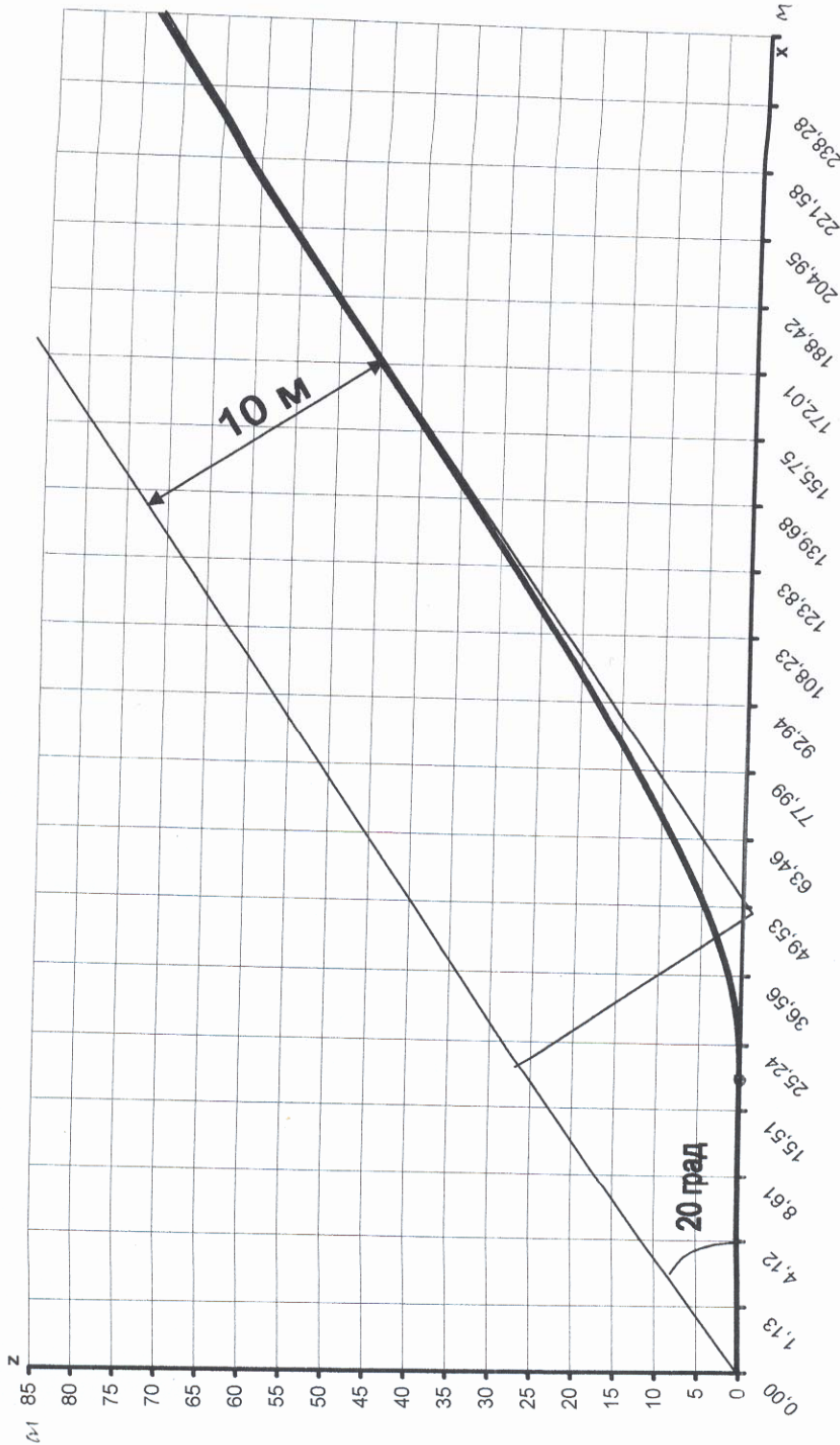
این پردازشگر به مانند یک کامپیوتر آنالوگ عمل می کند و فرامین را محاسبه و وبه عملگر ها ارسال می کند . بعضی از فرامین عبارتند از:

1- دستور روشن شدن موتور بوستر، موتور اصلی ، مولد گاز غیر قابل تکثیر ...

این دستورات با فاصله زمانی زیر صادر می شوند . موتور بوستر در زمان صفر موتور اصلی در ثانیه 7 و مولد گاز در ثانیه 7/9 روشن می شوند. فرمانی که باطری موشک و ژایروها را فعال می کنند که این مسئله در قبل از شلیک اتفاق می افتد . ژایروها با برق سیستم کنترل آتش فعال شده و هنگامی که باطری موشک فعال می شود دیگر فرآیند تسلیح غیر قابل برگشت است و موشک باید شلیک گردد.

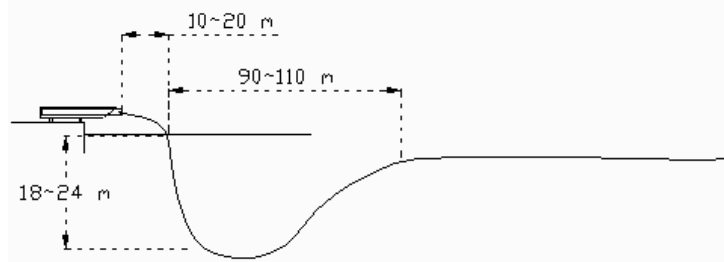
2- کنترل مسیر حرکت غیر قابل تکثیر

این فرآیند شامل دو بخش می باشند که عبارتند از: قبل از فاز سوپر کاویتاسیون : در این مرحله اتوپایلوت چند وظیفه دارد . اولین وظیفه آن حفظ مسیر حرکت موشک در جهت عمق می باشد. شکل زیر نمایشی از ابعاد حرکت راکت در مرحله اول حرکت را نمایش می دهد.



حرکت موشك در صفحه افقي در يك تست خاص

بیشتر قابل غیر
بیشتر قابل غیر
بیشتر قابل غیر
بیشتر قابل غیر
بیشتر قابل غیر
بیشتر قابل غیر
بیشتر قابل غیر



حرکت موشک در جهت عمق

حرکت در صفحه افقی موشک :

در این صفحه موشک مطابق با زاویه چرخش که از سیستم کنترل نش گرفته است به سمت هدف می چرخد همانطور که از شکل پیدا است مسیر حرکت با محور دید هدف یک اختلاف 10 متری دارد . به عبارت دیگر موشک پس از چرخش 20 درجه در یک مسیر حرکت می کند که موازی خط دید لانچر و هدف و با فاصله 10 متری آن است.

مرحله سوپرکاویتاسیون

در این مرحله کامپیوتر پرواز وظایف زیر را انجام می دهد: کنترل مسیر حرکت: در این مرحله وظیفه اتوپایلوت حفظ مسیر حرکت می باشد به عبارت دیگر در این مرحله موشک بصورت تیر مستقیم عمل می کند. زوایای پیچ ، سمت ، ROLL کنترل می شوند.

فاز نهایی حرکت موشک : در اتمام برد بعد از اینکه موشک برد هواسته شده را انجام داد یک فرمان از اتوپایلوت به دیسک جلویی موشک داده می شود . این فرمان باعث می شود تا موشک مطابق با برنامه ریزی قبلی به سمت بالا یا پایین حرکت کند . این برنامه ریزی توسط سیستم کنترل آتش به موشک منتقل می شود.

سطوح کنترل : این موشک از 5 بالک برای کنترل و اصلاح مسیر حرکت استفاده می کند و دو مرحله کاملاً تفکیک شده از هم برای کنترل موشک می باشد . لازم است یاد آوری شود این موشک هیچ گونه رولی از ابتدا تا انتهای پرواز ندارد . (رول کنترل)

مرحله قبل از سوپرکاویتاسیون : در این مرحله دیسک هیچ وظیفه ای در کنترل موشک ندارد . موشک توسط هر 4 بالک انتهایی موشک کنترل می شود. دو بالک بالا و پایینی وظیفه کنترل و هدایت سمت موشک را دارند و بالک های سمت راست و سمت چپ رول و پیچ موشک را کنترل می کنند . در این مرحله هر 4 بالک بصورت 90 درجه نسبت به بدنه قرار می گیرند.

غیر قابل تکثیر
غیر قابل تکثیر
غیر قابل تکثیر
غیر قابل تکثیر
غیر قابل تکثیر
غیر قابل تکثیر

3-4-2 در حالت سوپر کاویتاسیون: در این حالت بالک های سمت چپ و راست کاملاً وارد بدنه می شوند. بنابراین بالک های بالا و پایین وظیفه کنترل مانور رول موشک را انجام می دهند و دیسک جلویی وظیفه کنترل زاویه پیچ و عمق حرکت موشک را دارد. همچنین دیسک جلویی وظیفه پایداری در سمت را انجام می دهند.

3-5 عملگرها

3-5-1 مخزن هوای فشرده این موشک شامل 6 مخزن هوای فشرده می باشد. این مخازن دارای مشخصات زیر می باشد.

حجم مخازن	13 لیتر
فشار مخزن	400 اتمسفر
رطوبت هوا	
قطر ذرات	

سیستم دیتا برداری

یک سیستم دیتا برداری بجای سر جنگی یر موشک نصب شده است. که پیجده کانال اطلاعات در آن ضبط می شود. این کانال ها عبارتند از:

BK (VK انگلیسی) زمان خروج موشک از کانتینر را نشان می دهد یک سوئیچ روی پاشنه موشک قرار دارد که این زمان را اندازه گیری می کند.

۷ - زاویه سمت موشک

۷ - زاویه رول موشک

θ - زاویه پیچ موشک

سه سنسور ژایروسکوپی داریم که زوایای موشک را اندازه گیری می کنند. این سنسورها در دماغه موشک قرار گرفته اند.

5 - فشار استاتیک P_{ct}



غیر قابل تکثیر
غیر قابل تکثیر
غیر قابل تکثیر
غیر قابل تکثیر
غیر قابل تکثیر
غیر قابل تکثیر
غیر قابل تکثیر
غیر قابل تکثیر
غیر قابل تکثیر
غیر قابل تکثیر

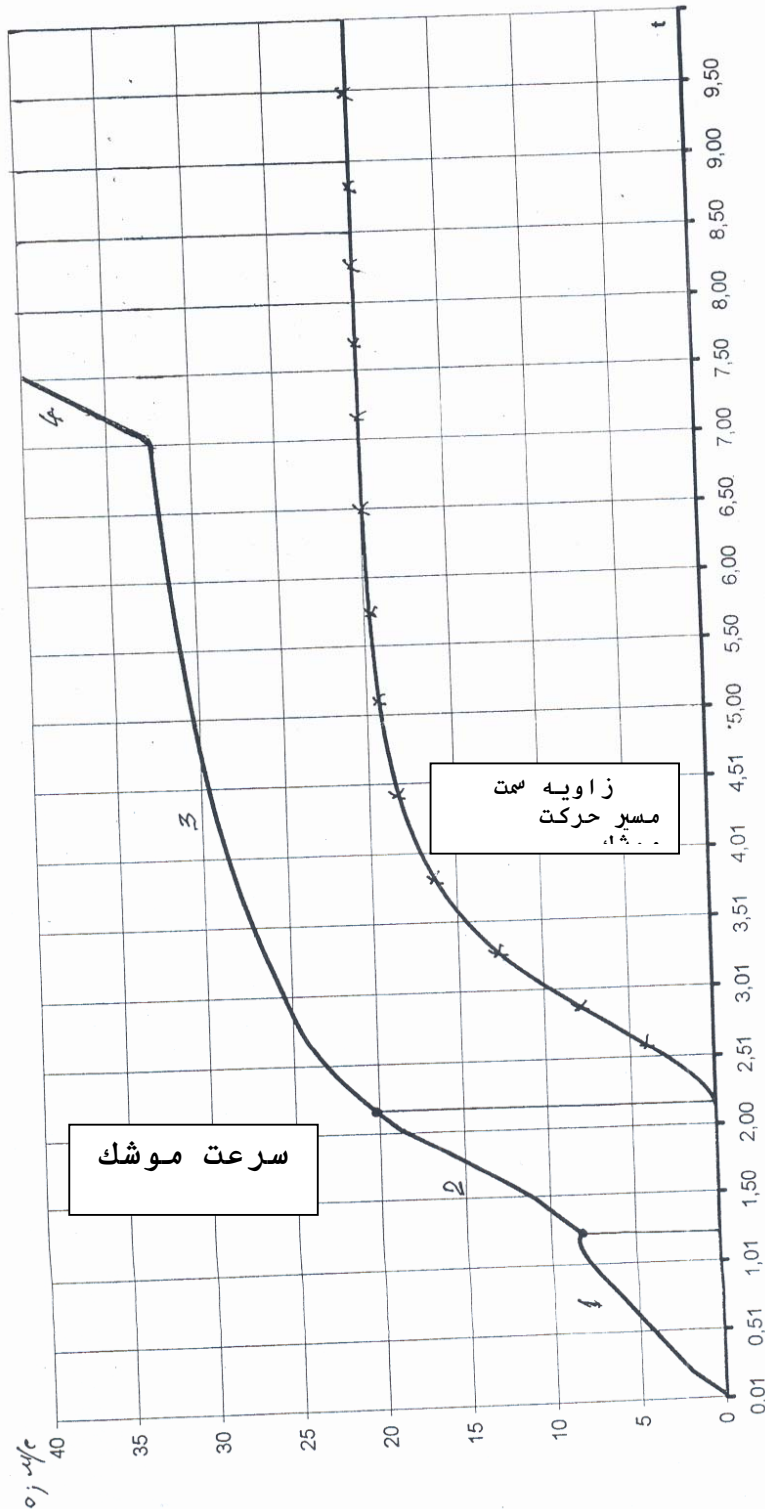
این دستگاه تله متري روی 4 لوله برای فشار سنج و سه سوکت الکتریکی بود.

(ب) اطلاعات کلی درباره سیستم تله متري



سیستم های دیتا برداری بصورت کلی به شکل زیر عمل می کنند. ابتدا اطلاعات توسط سنسورهای اندازه گیری کننده، اندازه گیری می شوند. سپس این اعداد خوانده شده توسط روشهای کد گذاری می شود. بعد از آن آنها آدرس دهی شده (سیلکوگرام) و در دیسک مغناطیسی ضبط می شوند. سپس در هنگام خواندن این نوارها ابتدا با استفاده از آدرس ها خوانده شده سپس دکده می شوند با استفاده از کالیبرینگ چارت سنسورها مقادیر عددی هر سنسور خوانده می شود.

غیر قابل تکثیر
غیر قابل تکثیر
غیر قابل تکثیر
غیر قابل تکثیر
غیر قابل تکثیر
غیر قابل تکثیر
غیر قابل تکثیر
غیر قابل تکثیر
غیر قابل تکثیر
غیر قابل تکثیر



زاویه سمت و سرعت لحظه ای موشک در یک تست خاص

پیتکت قبل غیر پیتکت قبل غیر پیتکت قبل غیر پیتکت قبل غیر پیتکت قبل غیر

غیر قابل تکثیر
غیر قابل تکثیر
غیر قابل تکثیر
غیر قابل تکثیر
غیر قابل تکثیر
غیر قابل تکثیر

