HMX-CMDB 推進薬の燃焼速度特性

與原 元*, 久保田浪之介**

HMX を添加したダブルベース推進薬について、燃焼速度および燃焼速度の退度感度を測定し HMX 含有率との関係について検討を行なった。推進薬中の HMX 添加量を基本組成のダブルベース推進薬について、最大70%まで変化させ、推進薬初期退度を高退343K および低温243 K とした場合について HMX 含有率と燃焼速度の関係を求めた。測定結果は、高退および低温243 K とした場合について HMX 含有率と燃焼速度の関係を求めた。測定結果は、高退および低退いずれの場合も HMX 含有率を増加するにつれて燃焼速度は低下するが、添加量が50%以上になると増加することをを示した。微細熱電対による測定結果から HMX 含有率 50 % 以下における燃焼速度の低下は、気相反応速度の低下にあり、また50%以上の燃焼速度の上昇は固相分解に伴なう発熱量の増大にあることが明らかとなった。しかしながら、推進薬の燃焼速度の温度感度は HMX 含有率が増加すると単調に低下する。この特性は、HMX 添加量の増加に伴ない、フィズゾーンの発熱速度の温度感度が低下することに依存している。HMX-CMDB 推進薬の温度感度特性は、フィズゾーンの発熱反応が HMXよりの燃焼生成ガスとダブルベース相よりの燃焼生成ガスの混合により形成されると考えた燃焼モデルによって説明することができる。

1. 绪 含

ダブルベース推進薬は燃焼ガスの無煙性あるいは燃 焼速度のプラトー性といった特徴を有しているが、比 推力により示される含有エネルギー量はコンポジット 推進薬に比べ一般に10~15%低いという難点がある。 このためにニトラミン化合物(HMX)を添加し髙エ ネルギー化したニトラミン系コンポジット化ダブルベ ース推進薬(以降、HMX-CMDB推進薬と略紀)が 注目され、その実用化へ向けて研究が行われている。 HMX —CMDB 推進薬は、ニトラミン添 加量の増大 に伴ない含有エネルギー量が増加するにつれて、燃焼 速度が低下することが知られている。この特性は一般 の推進薬で知られている傾向とは逆の特性であり、H MX-CMDB 推進薬は極めて特異な燃焼機槨を持っ ていると考えられる。本研究では、このような特異な 燃焼速度特性を有する HMX を含有した CMDB推進 薬についてその燃焼速度の温度感度特性を明らかにし、 退度感度の生成機構について考察を加えた。

昭和61年3月12日受理

2. 実験方法及び供試体

2.1 供試推進鄉組成

実験に用いた推進薬組成を Table 1 に示す。基本となる推進薬には重量割合にして、ニトログリセリン65%、ニトロセルロース25%、ジエチルフタレート10%の高エネルギーダブルベースを用いた。基本組成の推進薬に粒径20 μm (クラス E)の HMX 粒子を添加し、HMX 含有率最大 70% までの HMX — CMDB推進薬を作成した。

2.2 燃焼速度の測定

恒退槽中に設置したチムニー型ストランド燃焼器により雰囲気退度を商退343Kおよび低退243Kに関節し、燃焼圧力は蛮素ガス加圧により1~5 MPaまで変化させ燃焼速度の測定を行なった。

Table 1 Propellant compositions used for this study

Prop.	NG	NC	DEP	нмх
(HMX 0%)	65	25	10	0
(HMX 17%)	54	21	8	17
(HMX 29%)	46	18	7	29
(HMX 37%)	41	16	6	37
(HMX 44%)	36	14	6	44
(HMX 60%)	26	10	4	60
(HMX 70%)	20	7	3	70

^{*}日産自動車㈱宇宙航空事業部 〒167 東京都杉並区桃井 3-5-1 TEL 03-390-1111

^{**}防衛庁技術研究本部第3研究所 〒190 東京都立川市栄町 1-2-10 TEL 0425-24-2411

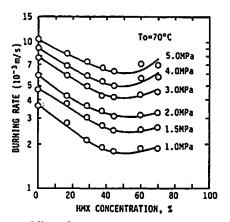


Fig. 1 Effect of HMX concentration on burning rate at To=70°C

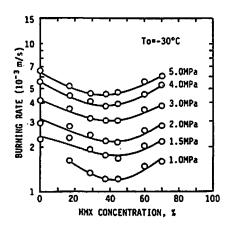


Fig. 2 Effect of HMX concentration on burning rate at To = −30°C

供試推進薬は7×7×70mmのストランド形状に加工した後、線径0.25mmのヒューズ線を20mm 間隔に3点埋め込み、さらに一次元的な燃焼状況を確保するために、側面に燃焼抑制材を塗布した。供試体は測定温度に調温した恒温槽中において約20分間程度保温し十分な温度の均一化を行なった後、すみやかに燃焼器中にセットした。燃焼速度の測定は、推進薬中に埋め込んだ鉛線の溶断を電気的に検出し、その時間間隔を測定することにより求めた。

2.3 温度分布測定

燃焼安面近傍の温度分布測定には、線径 2.5 μm の Pt-Pt・Rh 10% 微細熱電対を使用した。 7 × 7 × 35 mm のストランド形状に加工した推進薬試料をさらに 縦方向に 2 分割し、熱電対測定部が分割面のほぼ中央 に位置するように熱電対を固定した後、微量のアセトンにより分割面を溶解・再接着し室温で約10日間放置 乾燥させた。

供試体は燃焼速度測定と同様にストランド燃焼器中 において一次元的に燃焼させ、微細熱電対出力より燃 焼表面近傍の温度分布を求めた。

3. 実験結果

3.1 燃烧速度と温度感度

推進薬初期退度 T_0 = 343K および T_0 = 243Kにおいて測定した HMX — CMDB 推進薬の燃焼速度 τ と HMX 風量含有率 ε (以下、HMX 含有率 ε と略配)の関係を Fig. 1 および Fig. 2 に示す。 Fig. 3 には化学平衡 計算により求めた断熱火炎温度と HMX 含有率の関係を示す。

推進薬初期温度にかかわらず、燃焼速度と HMX含 有率の関係は同様の傾向を示しており、HMX 含有率 約50%付近で燃焼速度は極小値を示す。Fig.3に示す 結果より、HMX 含有率の増加につれて推進薬の含有 エネルギー量は増大する。従って HMX 含有率50%以 下の範囲では、HMX 含有率の増大に伴ない含有エネ ルギー量が増加するにもかかわらず燃焼速度が低下す る HMX-CMDB 推進薬に特徴的な傾向が明らかで あるといえる。HMX 含有率50%以上の領域では、傾 向は反転し HMX 含有率の増大に伴ない燃焼速度は 上昇するが、この高 HMX含有率における燃焼速度の 上昇は初期退度 T_0 = 243K における場合の方がより額 著であり,このため To=343Kにおける場合よりも低 い HMX 含有率において、燃焼速度は極少値を示す ものと考えられる。HMX 含有率と燃焼速度変化につ いては、室温における Yano と Kubota1) の研究結果 と一致した傾向を示している。

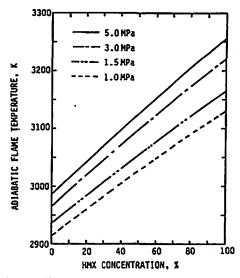


Fig. 3 Flame temperature of HMX—CMDB propellants.

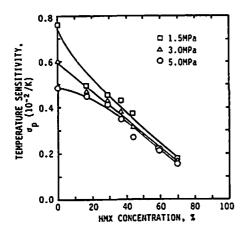


Fig. 4 Effect of HMX concentration on the temperature sensitivity of burning rate.

燃焼圧力と燃焼速度は、初期温度あるいは HMX含有率によらず両対数グラフ上で良好な直線性を示す。 初期温度 343Kにおける圧力指数は、基本組成のダブルベース推進薬で約0.68、HMX含有率70%の HMX 一CMDB 推進薬で約0.81 であり、HMX含有率の増加とともに圧力指数は増加する傾向にある。

推進薬の燃焼速度の温度感度 σPは、初期温度 To の変化に対する燃焼速度 rの変化割合の比で定義され(1)式により表わされる。

$$\sigma_{p} = \left(\frac{1}{r} \frac{\Delta r}{\Delta T_{0}}\right)_{p} = \left(\frac{\partial \ln r}{\partial T_{0}}\right)_{p} \tag{1}$$

Fig. 1, Fig. 2 に示す燃焼速度の測定結果より、(1) 式に基づいて求めた HMX-CMDB 推進薬の温度感 度 op と HMX含有率の関係を Fig. 4に示す。温度感 度 op は、基本組成の推進薬の約0.6%/K (at 3.0M Pa)より HMX 含有率の増加に伴ない直線的に減少 し、HMX 含有率 70%の HMX - CMDB 推進薬にお いて約0.16%/Kとなる。従って、低燃焼速度推進薬 は大きな温度感度を持つという一般的傾向2)とは逆の 関係を示している。しかも、燃焼速度と HMX含有率 の関係が反転し、燃焼速度が上昇する約50%以上のH MX 含有率の領域においても、 温度感度は一様な低下 を続けるため、HMX—CMDB推進薬では燃焼速度と 温度感度は相異なる機構により決定されていると考え られ、HMX-CMDB推進薬が極めて特異な燃焼機構 を持つことが示唆されている。HMX 含有串級大70% までの HMX-CMDB推進薬の測定により得られた 温度感度と HMX 含有率の 関係を外 そうして HMX 100% における温度感度 σних を求めると σних≈ 0となり、HMX 単体の退度感度を求めた Boggs ⁷⁾と Parr®)の実験値と一致する。

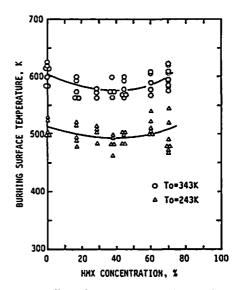


Fig. 5 Effect of HMX concentration on the burning surface temperature.

3.2 燃焼表面近傍の温度分布

圧力 1.5 MPa の燃焼試験における熱電対出力より Sabadel の方法³ により求めた燃焼表面温度 .T. を Fig. 5 に示す。燃焼表面温度は HMX 含有率50%程度で、わずかに極少値を持つような変化を示すが、燃焼表面温度の変動幅は推進薬初期温度によらず、ほぼ同一である。したがって、燃焼表面温度は推進薬初期温度の差 100K にほぼ等しい差を生じている。

熱電対出力と燃焼表面温度および圧力 1.5 MPa における燃焼速度とから求めた、燃焼表面気相における温度傾斜 (dT/dx) s^+ と推進薬の HMX 含有率 ξ の関係を Fig. 6に示す。初期温度 T_0 = 343K および T_0 =

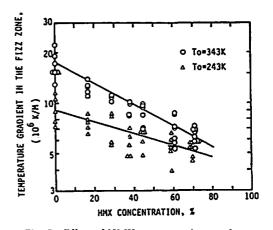


Fig. 6 Effect of HMX concentration on the temperature gradient in the fizz zone.

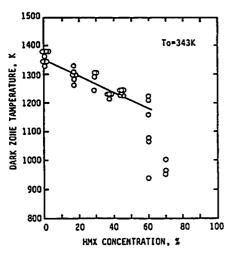


Fig. 7 Effect of HMX concentration on the dark zone temperature at $T_0 = 343$ K.

243Kのいずれの場合も、HMX 含有率の増加に伴ない退度傾斜(dT/dx) s^+ はほぼ直線的に低下しているが、その低下の割合は T_0 =343Kにおける方が T_0 =243Kにおけるより大きい。その結果、基本組成の推進薬では初期退度 T_0 =243Kの退度傾斜(dT/dx) s^+ に比べ T_0 =343Kでは約2倍の(dT/dx) s^+ の値を示したのに対し、HMX含有率70%の CMDB 推進薬では1.2~1.3 倍程度の値となり、HMX含有率の増加に伴ない初期退度差による(dT/dx) s^+ の差が若しく縮少している。

フィズゾーンを形成する温度の急激な立上りの延長 線と、ダークゾーンを示す退度の平担部分の延長線の 交点により示される退度を、ダークゾーン退度 Taと して定義した。Fig. 7、Fig. 8に熱電対による測定結 果より求めたダークゾーン温度 Ta を示す。初期温度 Toにかかわらず、HMX 含有率の増大に伴ない Ta はほぼ直線的に低下しており、 $T_0 = 343$ Kの場合と T_0 =243Kの場合とで HMX 含有率の増加に伴なう Ta の低下割合はほぼ等しい。初期退度 $T_0=343$ K の場合 の T_a と T_0 =243Kの場合の T_a の差は約 100Kで、 ダークゾーン退度 Ta も推進薬初期退度 Toの差にほ ぼ等しい差を生じているといえる。しかしながら、H MX 含有率が60%および70%におよぶ HMX - CMD-B推進薬では、ダークゾーン反応帯を示すと考えられ る温度の平担部が、測定結果上に明確にあらわれない 場合がほとんどであった。Fig. 7 および8に HMX 含 有率60%および70%における Ta として図示したもの は、測定結果にみられたわずかな段付きに対し、前述 の定義に基づいて、その温度を求めたものであるが、 図に示すように HMX 含有率60%以上では Ta の測定

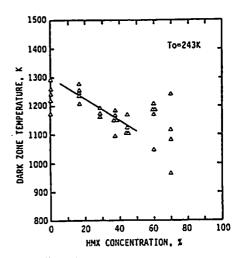


Fig. 8 Effect of HMX concentration on the dark zone temperature at T₀=243K.

値に著しい分散が生じている。多量の HMX 粒子を含有する推進薬スラリーは著しく粘度が高いため、粒子の均一な分散が困難である。従って HMX 含有率の高い CMDB 推進薬は、局部的な HMX 含有率のばらつきが大きくなると予想される。このため温度分布測定結果上のわずかな段つきは、HMX 粒子の粗な部分の影響があらわれたものと考えられる。以上の理由から、60%以上の HMX を含む CMDB 推進薬では、事実上ダークゾーン反応帯は消滅し、一段反応的な発熱状況にあると考えられる。

4. 考察

4.1 熱平衡と燃焼速度との関係

定常燃焼時における、推進薬燃焼表面の熱平衡を考慮する。燃焼表面に対する熱流入のうち、超炎層からの放射による熱伝導は一般に無視し得るため、熱平衡より求めた推進薬の燃焼速度 rは(2)式により表わされるい。

$$r = \frac{\lambda_g \phi}{\rho_p \cdot C_p \left(T_s - T_0 - Q_s / C_p \right)} \tag{2}$$

ここでr=燃焼速度、 $\lambda_0=$ 気相の熱伝導率、 $\phi=$ $(dT/dx)s^+$ 燃焼表面上気相の温度傾斜、 $\rho_P=$ 推進薬密度、 $C_P=$ 推進薬比熱、 $T_*=$ 推進薬燃焼表面温度、 $T_0=$ 推進薬初期温度、 $Q_*=$ 固相反応層における推進薬単位質量当り発熱量である。Fig. 6 に示す結果より、基本組成の推進薬から HMX 含有率70%までの範囲において、 ϕ は ξ の増加に伴ない一様に低下する。HMX の添加に伴なう ρ_P 、 C_P 、 λ_0 の変化は少いと考えられる。従って、HMX 含有率50%以下の領域における燃焼速度低下は、HMX含有率の増加に伴ない、 ϕ に示される気相よりの熱流入量が減少するためである

と考えられる。HMX 含有率50%以上の領域では、H MX 含有率の増加に伴ない、φは減少しつづけるにも かかわらず燃焼速度は増加する。Fig. 5 に示すように、 HMX含有率にかかわらず $T_* - T_0 \approx \text{const.}$ となる ため、燃焼速度の増加は Q. の増加に依存しているも のと推定することができる。これは Yano and Kubota の解析結果とも一致する。

4.2 燃焼速度と気相反応との関係

気相より燃焼表面への熱流入量を決定する燃焼表面 気相の温度傾斜がは、燃焼表面上気相中の反応速度と

$$\lambda_{g}\phi = \frac{\lambda_{g}}{\rho_{p} \cdot r \cdot C_{g}} \overline{w}_{g} \cdot Q_{g} \left\{ \exp\left(-\frac{\rho_{p} \cdot r \cdot C_{g}}{\lambda_{g}} x_{t}\right) - \exp\left(-\frac{\rho_{p} \cdot r \cdot C_{g}}{\lambda_{g}} x_{f}\right) \right\}$$
(3)

ただし、🗓 = 気相の平均反応速度、 Q。= 気相の発熱 鼠、 C_q = 気相の比熱である。化学反応帯が推進薬燃 焼麦面より開始しているとすると **! = 0 さらに、一般 の推進薬の燃焼では

$$\rho_p \cdot r \cdot C_g \cdot x_f / \lambda_g \gg 1 \tag{4}$$

となる4)。従って、(4)式は(6)式により近似される。

$$\lambda_{q}\phi \approx \frac{\lambda_{q}}{\rho_{p} \cdot r \cdot C_{q}} \, \overline{w}_{q} \cdot Q_{q} \tag{5}$$

(5)式と(2)式より、燃焼速度では(6)式により扱わされる。

$$r^{2} = \frac{\lambda_{q} \cdot \omega}{\rho_{p}^{2} \cdot C_{p} \cdot C_{q} \left(T_{s} - T_{0} - Q_{s}/C_{p}\right)} \tag{6}$$

但し, ω は気相中の発熱速度を示し

$$\omega = \overline{\omega}_{q} \cdot Q_{q} \tag{7}$$

である。(6)式に基づき,燃焼速度ヶに変化を生じる要 因とその原因について検討を行う。

Fig. 9に HMX含有率の増加に伴なう気相発熱速度 の比ωCMDB/ωDB (但し、添字 DB はダブルベース 推進薬を、添字CMDBは HMX-CMDB推進薬を示 す。)の変化を示す。初期温度のいかんにかかわらず、 ξ の増加に伴なって $\omega_{CMDB}/\omega_{DB}$ は直線的に低下して いる。すなわち、(6)式より その増加に伴なう燃焼速度 低下は、気相発熱速度の低下に起因すると考えられる。 4.1項の考察から、その増加に伴なう燃焼速度増加 は、Q。の増加にその原因を求めることができる。

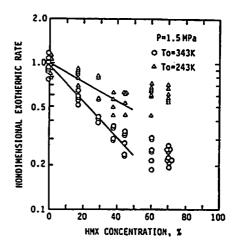
$$\sigma_{p} = \left(\frac{\partial \ln r}{\partial T_{0}}\right)_{p}$$

$$= \frac{1}{2} \left(\frac{\partial \ln \omega}{\partial T_{0}}\right)_{p} - \frac{1}{2} \left(\frac{\partial \ln (T_{s} - T_{0} - Q_{s}/C_{p})}{\partial T_{0}}\right)_{p}$$
(8)

燃焼速度の温度感度の定義に従うと(8)式右辺第1項 は気相反応速度の温度感度の1/2に相当する値とな り、第2項は燃焼表面反応に関する温度感度の -1/2 となる。右辺第1項をQ/2、第2項をV/2とをき 熱電対の測定結果より求めた 2 および 2 と σρ とから (8)式により求めた Ψ と σp の比較を Fig. 10 に示す。 Fig. 10より HMX - CMDB 推進薬の温度感度は、気

ガス流速により決定される。気相中のガス流速は推進 薬の燃焼により生ずる為、すは燃焼速度の関数となる。 従って、燃焼速度変化をより詳細に検討するには、燃 焼速度ァを気相の反応速度により表わすことが必要と なる。気相における化学反応が燃焼表面より距離まれ の位置から開始し、距離 お において終了するモデル を考える。 エロから エロまでの化学反応帯中で一様な反 応速度 w。で反応が生じている場合を想定し、気相中 の熱平衡式を積分すると燃焼表面への気相よりの熱流 入量 ねゃ について(3)式を得る()。

$$\left. -\exp\left(-\frac{\rho_p \cdot r \cdot C_q}{2} x_f\right)\right\} \tag{3}$$



Effect of HMX concentration on the nondimensional exothermic rate in the fizz zone.

4.3 温度感度変化と HMX 含有率

燃焼速度に温度感度を生ずる要因について検討を行 うために(6)式を初期退度 Toにより微分する。(6)式の うちλg, ρp. Cp, Cg の初期温度 Toの変化にともな う変化は少いと考えられるので、これらを To の変化 に関して定数とみなすと(8)式を得る。

相の発熱速度の温度感度に強く依存していることがわ かり、HMX 含有率の増加にともない、気相の発熱速 度の退度感度が大きく低下するために、燃焼速度の温 度感度も、HMX含有率の増加にともない低下すると 考えられる。

Fig. 9 に示すように、HMX 含有率の増加にともな い、気相の発熱速度の対数 lnw は、ほぼ直線的に低下

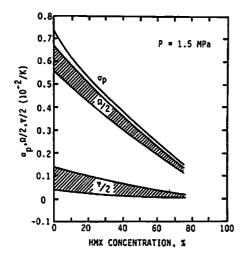


Fig. 10 Temperature sensitivity as a function of HMX concentration.

している。フィズゾーンの最終温度である Ta も, Fig. 7, 8, に示すように HMX 含有率の上昇にともない, 直線的に低下しているため、発熱速度 ω の低下は反応 を律する温度が低下したためであると考えられる。 HMX-CMDB推進薬では、HMXよりの燃焼生成ガ スとダブルベース推進薬よりの燃焼生成ガスが気相中 で拡散混合し発熱反応を生じている。フィズソーンは、 NO2とアルデヒドの急速な発熱反応により形成され る。ダブルベースの燃焼生成ガス中に含まれる NO: の量に比較して、HMX の燃焼生成ガスに 含まれる NO2 量が少いことから6)フィズゾーンにおける発熱 量は、HMX含有率増加につれて直線的に低下する。 したがってフィズゾーンの反応速度が指数関数的に低 下し、発熱速度ωも同様に指数関数的に低下すること になる。これらの考察した結果は、Fig. 7, 8, 9 に 示 す結果からも明らかである。

5. 結論

HMX を添加したダブルベース推進薬の、燃焼速度 および燃焼速度の温度感度と HMX含有率の関係を測 定し、微細熱電対によって得た燃焼表面における熱収 支により検討を加えた結果、以下に示す結論を得た。

(1) 推進薬初期退度にかかわらず、1.0 MPa~5.0 MPa までの圧力範囲において HNX ダブルベース推進薬 の燃焼速度は HMX 含有率約50%付近で極小値を示 し、50%以下の HMX 含有率では HMX 含有率の上 昇とともに燃焼速度は低下し、50%以上では上昇す る。

- (2) 燃焼速度の温度感度は、燃焼速度自身の変化と異なり HMX 含有率の増加に伴ない一様に低下する。
- (3) HMX 含有率の増加に伴なう燃焼速度低下は、フィズゾーン発熱速度の低下に原因し、また HMX 含有率の高い傾域における燃焼速度の上昇は、固相分解に伴なう発熱量の増大に起因する。
- (4) 燃焼速度の退度感度は、フィズゾーン発熱速度の 退度感度に依存し、HMX含有率の増加によりフィ ズゾーン発熱速度の温度感度が低下するため、燃焼 速度の退度感度も低下する。
- (5) HMX ダブルベース推進薬のフィズゾーン発熱反応は、HMX よりの燃焼生成ガスとダブルベースよりの燃焼生成ガスの混合により形成されると考えた燃焼モデルは、実験結果をよく説明し、またこの燃焼モデルに基づき実験結果を外そうした結果、HMX単体の燃焼速度の温度感度は極めて小さいと予想され実験結果⁷⁾⁸⁾とよく一致する。

文 献

- Yano, Y. and Kubota, N.: Propellants, Explosives, Pyrotechnics, Vol. 10, No. 6, 1985, pp. 192-196.
- Kubota, N. and Ishihara, A.: Twentieth Symposium (International) on Combustion, 1984, pp. 2035—2041.
- Sabadell A. J., Wenograd J., and Summerfield
 M.: AIAA J., Vol. 3, No. 9, 1965, pp. 1580—
- 4) Kubota, N. et. al: AMS Report 1087, Princeton Univ. 1973.
- Yano, Y. and Kubota, N.: Propellants, Explosives, Pyrotechnics, Vol. 11, No. 1, 1986, pp. 1-7.
- Kimura, J. and Kubota, N.: Propellants and Explosives, Vol. 5, Feb., 1980, pp. 1—8.
- Boggs, T. L., Price, C. F., Zurn, D. E., Derr, R. L., and Dibble, E. J.: 13th JANNAF Combustion Meeting, CPIA Pub. 281, Dec. 1976, pp. 45

 --56.
- Parr, T. P., Boggs, T. L., Price C. F., and Hanson-Parr, D. V.: 19th JANNAF Combustion Meeting, CPIA Pub. 366, Vol. I. Oct. 1982, pp. 281—288.

Burning Rate Characteristics of HMX-CMDB Propellants

by Hajime OKUHARA*, and Naminosuke KUBOTA**

Burning rate characteristics of double-base propellants mixed with HMX (cyclotetramethylene tetranitramine) were determined as functions of the initial propellant temperature T_0 and the concentration of HMX ξ . This type of propellants is the so called "HMX based composite modified double-base (HMX-CMDB) propellants". It has been found that the burning rate decreases with increasing ξ at low concentration region ($\xi < \sim 50\%$) and increases with increasing ξ at high concentration region ($\xi > \sim 50\%$). However, the temperature sensitivity of burning rate decreases monotonously with increasing ξ . Microthermocouple measurements revealed that the decreasing temperature sensitivity with increasing ξ is caused by the decreased exothermic reaction rate in the fizz zone with increasing ξ . The burning rate model proposed in this study deduces the effects of the initial propellant temperature and the concentration of HMX.

^{(*}Aeronautical and Space Division, Nissan Motor Co., Ltd., Momoi, Suginami-ku, Tokyo 167, Japan.

^{**}Third Research Center, Technical Research and Development Institute, Japan Defense Agency, 1-2-10 Sakae, Tachikawa, Tokyo 190, Japan.)