Research Paper

DOI: http://dx.doi.org/10.6108/KSPE.2016.20.1.014

AP 입자가 HTPB/AP 추진제의 물리적 특성에 미치는 효과

임유진^{**} · 박은지^{*} · 권태하^{*} · 최성한^{*}

Effect of AP Particle Size on the Physical Properties of HTPB/AP Propellant

Yoo Jin Yim^{a,*} · Eun Ji Park^a · Tae Ha Kwon^a · Seong Han Choi^a

^aDevelopment Team, Daejeon Plant, Hanwha Corporation, Korea *Corresponding author. E-mail: eugeneyim@hanwha.com

ABSTRACT

The viscosity and mechanical property of HTPB/AP composite solid propellant are profoundly affected by particle size of AP. In HTPB/AP propellant formulated by two mode of AP size such as 190 µm and 7 µm, the propellant was found to be much less viscose at end of mix when coarse/fine AP ratio is ranged from 70/30 to 60/40 due to high solid packing fraction. It was shown that the toughness of tensile strength test for HTPB/AP propellant increased with the increase in coarse AP. Considering both lower viscosity and better tensile strength, the optimum ratio of AP coarse/fine was estimated to be 70/30.

초 록

HTPB/AP계 혼합형 고체 추진제의 점도와 기계적 특성은 산화제인 AP의 입자 크기에 크게 영향을 받는다. 190 μm의 크기의 AP와 7 μm 크기의 AP를 사용한 HTPB/AP 추진제에서 큰 입자/작은 입자 의 비율이 70/30~60/40 범위인 조성의 추진제가 매우 낮은 점도를 나타났는데, 이것은 고체입자의 충 전율이 높은 상태이기 때문이다. 추진제의 인장강도 시험에서 Toughness는 큰 입자의 함량이 많아질수 록 증가하는 것으로 나타났다. 낮은 점도와 좋은 인장강도를 동시에 고려할 때, AP 큰 입자와 작은 입 자를 70/30으로 사용하는 것이 가장 효과적인 것으로 분석되었다.

Key Words: HTPB/AP Propellant(HTPB/AP 추진제), Solid Packing Fraction(고체 충전율), Tensile Strength(인장강도), Viscosity(점도)

Received 30 November 2015 / Revised 17 December 2015 / Accepted 22 December 2015 Copyright © The Korean Society of Propulsion Engineers pISSN 1226-6027 / eISSN 2288-4548 [이 논문은 한국추진공학회 2015년도 추계학술대회(2015. 11. 25-27, 경주 현대호텔) 발표논문을 심사하여 수정·보완한 것임.]

1. 서 론

로켓용 고체 추진제로 가장 많이 사용되고 있

제20권 제1호 2016. 2. AP 입자가 HTPB/AP 추진제의 몰리적 특성에 미치는 효과

는 HTPB(Hydroxyl Terminated Polybutadiene)/ AP(Ammonium Perchlorate)계 추진제는 고체 입자로 산화제 역할을 하는 AP의 함량과 입도 에 의해 추진제의 특성이 변하게 된다. 추진제의 주요 특성으로는 비추력, 밀도, 연소 속도, 기계 적 특성 및 제조 공정성으로 구분된다. AP의 함 량이 정해지게 되면 AP의 입도가 변하더라도 추진제의 성능을 나타내는 비추력과 밀도는 변 하지 않는다[1-3]. 그러나 AP의 입자 크기에 의 해 연소속도, 기계적 특성인 인장 장도, 그리고 제조공정성을 나타내는 추진제의 점도는 변하게 된다. HTPB/AP계 추진제는 원료의 혼합 공정 이 완료된 후에 원하는 형상의 그레인을 갖도록 추진기관의 연소관에 주조하게 된다. 주조된 추 진제는 정해진 온도에서 일정 기간 동안 경화시 킴으로써 고체 추진제로 제조된다. 추진제 그레 인 내부에 기공이나 균열 등과 같은 결함이 존 재하면 원치 않는 연소 면적의 증가로 인해 폭 발 사고가 발생할 수 있다[2,4].

추진제의 혼합이 끝난 후 주조 공정에서 원활 하게 주조되려면 추진제의 점도가 낮을수록 유 리하다[7]. 고체 원료인 AP의 입도와 입도 비율 에 따라 고체의 충전율(Packing Fraction)이 변하 는데, 고체 충전율이 높을수록 추진제의 점도는 낮아진다. 단일 입자 크기로 구성된 고체일 경우 에 최대 충전율은 0.64인데[1,5-7], HTPB/AP 추 진제인 경우라면 AP의 무게 함량은 79% 수준이 므로 추진제의 성능이 매우 약하게 된다. HTPB/AP 추진제에서 제조 공정이 가능하면서 최대의 비추력과 밀도가 얻어지는 경우는 AP의 무게 함량이 88% 정도가 되어야 한다[8,9]. 따라 서 AP의 입자 크기가 서로 다른 두 종류 또는 세 종류의 것을 혼합하여 큰 입자의 빈 공간에 작은 입자가 자리하게 하여 고체 AP의 충전율 을 높이는 것이 유리하다.

본 연구에서는 입자 크기가 서로 다른 두 종 류의 AP를 사용하여, 큰 입자와 작은 입자의 비 율을 변화시키면서 HTPB/AP 추진제를 제조하 여 이에 따른 제반 특성을 비교 고찰하였다. 즉, 혼합 공정이 완료된 추진제의 점도를 측정하였 고, 경화가 완료된 추진제는 표준 형태의 시편으 로 가공하여 인장시험에 의해 인장강도를 측정 하여 AP의 입자 비율에 따른 영향을 분석하였 다.

2.실 험

21 추진제 제조

추진제 원료의 기본 구성은 고체 입자인 산화 제로 AP를 86.4%, 연소 안정제 및 촉매를 1.08% 적용하였다. 나머지 HTPB 프리폴리머에 가소제 로 IDP(Isodecylpelargonate), 경화제로 DDI (Dimeryl Diisocyanate)를 12.12%, 고체입자와 바 인더의 결합력을 증진시키는 결합제로는 HX-752 를 0.4% 사용하였으며 경화 당량비는 0.97로 제 조하였다. 여기서 사용된 AP는 두 종류로서 평 균 입경은 큰 입자가 (이하 APC라 칭함) 190 µm, 작은 입자는 (이하 APF라 칭함) 7 µm이었다. APC와 APF의 비율 변화에 따른 추진제의 점도 와 인장 강도를 연구하기 위해, APC의 함량은 총 AP의 45~85% 범위에서 추진제 조성을 조절 하여 시험하였다.

AP의 입자 모양은 Fig. 1의 SEM(Scanning Electron Microscope)에 의해 확인한 결과, 큰 입 자는 비교적 구형에 가까운 모양이지만 작은 입 자의 AP는 큰 입자를 분쇄하여 만든 것으로 각 이 있는 형태를 나타내었다. Fig. 2는 레이져 입 도 분석기에 의해 측정한 AP 입자들의 입도 분 포도를 나타낸 것인데, 큰 입자는 60 μm~370 μm 범위의 분포를 나타내었고, 작은 입자는 1 μm~20 μm 범위의 분포를 보였다.

정해진 혼합 공정에 따라 B&P Process Equipment 회사의 모델 PX(1 Pint Size)인 수직 형 혼합기로 1회에 500 g의 추진제를 제조하였 다. 혼합공정이 완료된 추진제는 시료 상자에 주 조하여 50°C 항온기에서 7일간 경화시켜 고체 추진제를 제조하였다.

22 추진제의 점도 및 기계적 특성 측정

추진제의 점도는 혼합 공정이 완료된 직후에 50°C 온도에서 Brookfield 점도계로 측정하였다.



(a) Coarse AP



(b) Fine AP Fig. 1 SEM photos of AP.

또한 경화가 완료된 추진제는 다음의 Fig. 3과 같은 형태의 시편(JANNAF Specimen)으로 제조 하여 Universal Tensile Tester로 인장시험에 의 해 얻어진 신율-응력 곡선을 해석하여 인장 강도 를 획득하였다. 인장 시험에서 인장 속도는 50 mm/min 이었고, 20°C에서 시험하였다. 경화된 추진제의 경도는 일반 고무 및 고체 추진제의 경도 측정에 사용되고 있는 Shore A형 경도계로 20°C에서 측정하였다.

3. 연구 결과 고찰

3.1 추진제의 점도

추진제의 점도는 고체 입자인 AP의 충전율과 밀접한 관계로, 점도가 낮을수록 고체인 AP의 충전율이 가장 높은 수준인 것을 의미한다[2,5]. 혼합 공정이 완료된 추진제는 원하는 형태로 주



Fig. 2 Particle size distribution of AP.



Fig. 3 JANNAF specimen for tensile test (unit:mm).

조 공정에 의해 연소관에 충전된다. 따라서 추진 제 그레인 내부에 기공이나 균열과 같은 결함을 최대로 줄일 수 있기 때문에 점도가 낮은 것을 선호한다[8].

Dörr[7] 및 Fedele[9]는 구형의 단일 입도로 구 성된 고체 분말이 입도가 서로 다른 두 종류의 Bimode를 사용한 경우에 큰 입자의 비율이 70% 인 조성에서 충전율이 최고점을 형성하므로 가 장 낮은 점도를 나타낸다는 것을 이론적으로 해 석하여 발표한 바 있다. 그러나 실제 추진제 산 업에서는 Fig. 1과 같이 AP의 모양이 완전한 구 형이 아니면서, Fig. 2와 같이 입자의 크기가 균 일하지 않고 분포를 지니고 있으므로 AP의 총 함량, 입자 크기 및 분포도에 따라 가장 큰 충전 율을 나타내는 큰 입자의 AP 비율이 대략 60~70% 범위에 존재한다고 알려져 있다[1].

본 연구에서는 국내 및 선진국에서 매우 흔하 게 사용되고 있는 AP 분말을 적용한 것으로, 큰 입자와 작은 입자의 AP 비율에 따른 충전율을 실험에 의해 측정할 수 있다. 그러나 이 방법에 서 실험 오차가 발생할 수 있으며, 충전율은 결 국 추진제의 점도와 직결되기 때문에[5] 실제 추 진제를 제조하여 계측된 점도에 의해 상대적인 충전율을 파악할 수 있다.

AP 입도의 비율을 변화시키면서 제조한 추진 제의 점도를 Fig. 4에 도시하였다. APC의 비율 이 45%인 추진제의 점도가 14 kilopoise로 가장 높았으며, APC의 비율이 증가하면서 점차 낮아 지는데, APC가 60%인 추진제의 점도가 3 kilopoise로 가장 낮게 측정되었다. APC의 비율 이 60% 이상으로 더 증가시키게 되면 다시 점도 가 증가하는 경향으로 변하게 되는데, APC 비율 이 85%인 추진제는 10 kilopoise의 점도를 나타 내었다. 따라서 실험 결과로부터 유추할 때, APC의 비율이 60%인 조성에서 고체 충전율이 가장 높은 것으로 판단된다.

3.2 추진제의 인장 시험 결과 분석

APC의 비율이 상이한 경화 추진제의 인장 시 험에 의해 얻은 신율-응력 곡선을 Fig. 5에 도시 하였다. APC의 비율이 증가할수록 최대 응력은 낮아지고, 신율은 증가하는 경향을 보이고 있다. APC 비율이 85%인 추진제의 인장시험 결과가 누락된 것은 제조된 추진제의 내부에 다량의 기 공(Voids)이 발생하여 시험을 할 수 없었다. 혼 합이 완료된 추진제의 흐름 상태가 매우 불량해 서 주조된 미경화 추진제를 진공상태에서 진동 을 주면서 추진제 내부의 기공을 제거해 보려고 시도했지만, 불행하게도 시료 내부의 기공을 완 전히 제거할 수 없었다.

Fig. 5의 인장곡선 아래의 면적을 적분한 수치 를 Toughness라 일컬으며 Toughness가 클수록 기계적 특성이 우수하다고 평가한다. Fig. 5의 곡선을 각각 적분하여 얻은 Toughness를 Fig. 6 에 도시하였다. APC가 45%인 추진제의 Toughness는 27.8 MPa-%이었으며, APC가 증가 하면서 지속적으로 Toughness가 증가하는 것을 보이고 있다. 이것은 인장곡선인 Fig. 5에서 보 여준 바와 같이 APC가 증가하면서 신율이 크게 증가하는 현상 탓으로 판단된다. APC가 80%인 추진제의 Toughness는 53.7 MPa-%로 APC가 45% 추진제의 것에 비해 약 1.9배 증가하였다.







Fig. 5 Tensile test curve of propellants with different APC content.



Fig. 6 Toughness vs. APC content.

인장시험에서 획득한 최대 응력을 살펴보면, APC의 함량이 증가하면서 최대 응력이 감소하 는 것을 Fig. 7에서 알 수 있다. APC가 45%인 추진제의 최대응력은 1.30 MPa이었고 APC가 80%인 추진제는 1.03 MPa이었다.

또한 모듈러스, 최대응력에서의 신율 및 경도 를 Fig. 8에 APC의 함량 변화에 따라 도시하였 다. APC가 증가하면서 신율은 지속적으로 증가 하는데, APC 45%인 경우에 신율이 27.4%에서 APC가 80%인 추진제의 신율은 57.5%로 2배 이 상 증가하였다. 모듈러스는 APC가 45% 조성의 추진제에서 6.2 MPa이었으며, APC 함량이 증가 하면서 하락하다가 APC가 70%인 지점에서 가 장 낮은 3.5 MPa를 나타내었고 APC가 더 증가 하여 80%인 경우는 4.0 MPa로 약간 증가하는 현상을 보였다. 추진제의 경도는 APC가 45%인 조성에서 가장 높은 69를 나타냈으며, APC의 함 량이 증가하면서 경도와 모듈러스가 낮아지는 것과 유사한 경향으로 낮아져서 APC의 함량이 80%인 추진제는 59를 나타내었다.

입자가 큰 APC의 함량이 증가하면서 응력과 모듈러스는 낮아지는 반면에 신율이 증가하는 현상은 추진제를 인장하면 추진제 내부의 진공 구(Vacuoles)가 발생하는 것에 기인한다고 판단 된다[1,10]. 즉, 진공구는 신율이 증가하면서 큰 입자의 APC와 폴리머 사이가 분리되어 진공상 태의 빈 공간이 형성되며, 따라서 응력은 감소하 게 된다. 또한 APC의 비율이 증가하면 진공구의 숫자가 비례적으로 증가하기 때문에 응력은 더 욱 감소하고 신율은 증가하므로, 모듈러스는 감 소하게 된다.

이상에서 살펴본 바와 같이 추진제의 기계적 특성을 대표하는 Toughness는 큰 입자인 APC 의 함량이 증가하면 계속 커지는 경향을 보이지 만, 추진제의 점도는 APC의 함량이 60~70% 범 위에서 가장 낮은 것으로 측정되었다. 따라서 점 도는 낮고 기계적 특성은 우수한 조성을 선택한 다면 APC의 함량이 70% 정도인 것이 가장 적 합한 것으로 평가된다. 추진제의 주요 특성 중 연소속도는 작은 입자인 APF의 함량이 증가할 수록 빠르게 된다. 그러나 APF의 함량이 지나치



Fig. 7 Maximum stress vs. APC content.



Fig. 8 Strain at maximum stress, Shore A hardness, and modulus vs. APC content.

게 증가하면 추진제의 점도 상승 및 기계적 특 성이 불리하게 되므로, 연소속도를 더 증대시키 고자 할 경우에는 소량의 연소 촉매를 적용하는 것이 유리할 것이다[11-14].

4. 결 론

고체 추진제의 주요 특성은 비추력, 밀도, 연 소 속도, 기계적 특성 및 제조 공정성으로 구분 된다. AP의 함량이 정해지게 되면 AP의 입도가 변하더라도 추진제의 성능을 나타내는 비추력과 밀도는 변하지 않는다. 그러나 AP의 입자 크기

에 의해 연소속도, 기계적 특성, 그리고 제조공 정성을 나타내는 추진제의 점도가 변화된다. HTPB/AP계 혼합형 고체 추진제에서 점도와 기 계적 특성은 산화제인 AP의 입자 크기에 의해 고체의 충전율이 변하면서 크게 영향을 받는다. 190 µm의 크기의 큰 입자 AP와 7 µm 크기의 작은 입자 AP를 사용한 HTPB/AP 추진제에서 큰 입자/작은 입자의 비율이 70/30~60/40 범위 에서 상대적으로 매우 낮은 점도를 보여주었는 데, 이것은 고체입자의 충전율이 높은 상태이기 때문이다. 추진제의 인장 특성 중 Toughness는 큰 입자의 함량이 많아질수록 증가하는 것으로 나타났다. 따라서 낮은 점도와 좋은 인장강도를 동시에 고려할 때, AP 큰 입자와 작은 입자를 70/30으로 사용하는 것이 가장 효과적인 것으로 분석되었다.

References

- Oberth, A.E., Principles of Solid Propellant Development, CPIA Publication, Baltimore, MD, USA, Ch 5, 1987.
- Sutton, G.P. and Biblarz, O., Rocket Propulsion Elements, 8th ed., John Wiley & Sons Inc., New York, N.Y., USA, 2010.
- Yim, Y.J., "A Study on the Burning Rate of Composite Solid Propellant," Ph. D. Thesis, Yonsei University, 1983.
- Ha, J.S. and Kim, J.H., "Pressure-Induced Crack Propagation Behavior in A Particle-Reinforced Composite," *International Journal of Modern Physics: Conference Series*, Vol. 6, pp. 178-183, 2012.
- Maraden, A.M. and Mostafa, H.E., "Experimental and Numerical Investigation for the Combustion of Bimodal Pre-packed AP based Composite Propellant," 44th International Annual Conference of the Fraunhofer ICT, Karlsruhe, Germany, V26, June 2013.

- McGeary, R.K., "Mechanical Packing of Spherical Particles," *Journal of the American Ceramic Society*, Vol. 44, No. 10, pp. 513-522, 1961.
- Dörr, A., Sadiki, A. and Mehdizadeh, A., "A Discrete Model for the Apparent Viscosity of Polydisperse Suspensions Including Maximum Packing Fraction," *Journal of Rheology*, Vol. 57, No. 3, pp. 1-14, 2013.
- Horine, C.L. and Madison, E.W., "Solid Propellant Processing Factors in Rocket Motor Design," NASA SP-8075, 1971.
- Fedele, D., Ponti, F, Bertacin R., Ravaglioli, V. and Mancini, G., "Analytical Model and Numerical Simulations for Solid Propellant Using a Random Loose Packing Approach," 50th AIAA/ASME/SAE/ASEE Joint Propulsion Conference, Cleveland, OH, USA, AIAA 2014-4019, July 2014.
- Kim, C.K., Hwang, K.S. and Yim, Y.J., "Propellant for Rocket Propulsion System," Korea Patent, 10-0551205, 3 Feb. 2006.
- Lengellé, G., Duterque J. and Trubert, J.F., "Combustion of Solid Propellants," NATO, RTO Educational Notes EN-023, 2002.
- Kim, C.K., Yoo, J.C, Hwang, K.S, and Yim, Y.J., "Properties of HTPB/AP/Butacene Propellants," *Journal of the Korean Society of Propulsion Engineers*, Vol. 9, No. 2, pp. 40-45, 2005.
- Kim, J.H., Yim, Y.J., Kim, I.C., Park, Y.C., Seo, T.S., Jeong, J.Y. and Yoo, J.C., "Increasing the Burning Rate of Solid Propellants," 2009 Spring Conference, Korean Society of Propulsion Engineers, Jeonju, Korea, pp. 169-172, May 2009.
- Yim, Y.J., "Burning Rate Catalytic Effects of Fe₂O₃ and Cr₂O₃, in Composite Propellants," *Korean Chemical Engineering Research*, Vol. 25, No. 5, pp. 442-446, 1987.