固体推進薬の超弾性・粘弾性構造解析

〇三上 晃, 荒船 国之(株式会社IHIエアロスペース 基盤技術部)

Hyperelastic-viscoelastic structural analysis of solid propellants Akira Mikami, Kuniyuki Arafune (IHI AEROSPACE(IA) Co., Ltd. Technologies Development Department)

Key Words: Solid Propellant, Hyperelasticity, Viscoelasticity

1. 背景

固体推進薬はゴムとしての粘弾性特性を持つが、 現状の有限要素モデルでは、荷重の変化時間から算 出した線形な弾性率を、モデル全体に渡り一様とし て設計する[1]。しかし、振動場などでは各場所で運 動状態が異なるので、弾性率を一律とするのは事実 とやや異なるが、蓄積したデータや経験から差異を 補っているのが現状である。そこで本研究では、よ り実現象に則した超弾性特性と粘弾性特性を考慮し た材料モデルを適用して、構造解析を実施する。解 析対象はHTPB系推進薬である。HTPBは基本的には ゴムの機械的特性を有するが、酸化剤や助燃剤など の粒子が混ぜ込んであるため、一般的なゴムとは特 性がやや異なる部分もある。

2. 固体推進薬の構造的特徴

固体推進薬は、金属に比べて高い破断伸びを持つ 超弾性特性を示す。すなわち、応力-ひずみ線図が非 線形となる。また、時間に依って応力が緩和する粘 弾性特性を持ち、剛性や強度がひずみ速度に依存す る。更に温度-時間の等価性を持ち、温度変化を時間 変化に換算できる。その他にも非圧縮性、マリンズ 効果、永久ひずみといった様々な性質も併せ持つの で、これらの性質が構造解析を極めて複雑なものに している。

3. 従来手法と本手法の比較

3.1 従来手法

固体推進薬の構造設計では、まずは温度とひずみ 速度をパラメータとした定ひずみ速度引張試験を 実施し、応力-ひずみ線図を取得する。同データより、 シフトファクタ・緩和弾性率・応力強度・ひずみ強 度のマスターカーブを作成する。そして、緩和時間 や換算ひずみ速度を元に、推進薬の場所に寄らず一 意に等価弾性率を算出し、静的な構造解析を実施す る。ここで、複数の荷重イベント(例えば熱荷重と 圧力荷重)が存在する場合には、イベント毎にひず み速度が異なるので弾性率が異なり、解の重ね合わ せができない。そのため、荷重イベント毎に応力強 度・ひずみ強度に対する安全余裕(MS)を算出し、 MSを複合させて評価している。 3.2 本手法

本研究の構造解析では、汎用有限要素法ソフト ABAQUSを使用する[2]。

固体推進薬が有する粘弾性特性は、粘性部分と弾 性部分から成る。粘性特性は緩和弾性率マスターカ ーブをPRONY級数で近似してインプットする。また、 時間ー温度等価性があると見なせるのでシフトフ アクタをWilliams-Landel-Ferry (WLF)式で近似しイ ンプットする。これは線形粘弾性の材料モデルとな る。弾性部分には超弾性特性を使用する。ABAQUS では多項式形式、Mooney-Rivlin形式、Ogden形式な ど様々なものが用意されており、推進薬の応力・ひ ずみ線図のパターンにより、適切な形式を選択する 必要がある。

従来手法は線形静解析である一方、本手法は非線 形動解析であり、時々刻々の応力-ひずみ応答を計算 するものである。

図3-1に粘性部分の従来手法のイメージを示す。線 形弾性では、各時刻の応力増分は時間に対して減る ことはない。これに対し本手法のイメージを図3-2 に示す。粘弾性では、各時刻の応力増分は時間に対 して減少し、ある時刻の応力は減少する応力増分の 和である。

図3-3に弾性部分の従来手法と本手法のイメージ を示す。従来手法では応力とひずみの関係が線形で あるが、本手法は超弾性であり、その関係が非線形 である。

4. 要素試験および同定結果

4.1 要素試験

固体推進薬の各種マスターカーブ取得のための 定ひずみ速度引張試験について説明する[3][4]。図 4-1に試験セットアップを示す。温度、引張速度をパ

STCP-2014-036

ラメータとした試験データより図4-2(a)~(d)に示す 各種マスターカーブを得る。弾性率と応力強度は、 荷重負荷時間が短いほど(ひずみ速度が速いほど) 高くなっていることがわかる。ひずみ強度は、ひず み速度に対してやや複雑な挙動を示す。

4.2 同定結果

3項で述べた粘性特性のPRONY級数による近似や 超弾性特性の多項式形式などによるひずみエネル ギーポテンシャルの近似では、非常に多くの係数を 決定しなければならない。これらの係数は、超弾性 と粘弾性を用いた応力-ひずみ線図をExcel内で表現 し、汎用最適化ソフトIsightに組み込んで、定ひずみ 速度引張試験結果の応力-ひずみ線図との差分を最 小にするよう決定した。

そして、同定した係数を用いて定ひずみ速度引張 試験を模擬したFEM解析(ABAQUS)を実施し、解 析と試験の応力-ひずみ線図を確認する。

同定結果の応力-ひずみ関係を図4-3(低温)、図 4-4(常温)、図4-5(高温)に示す。

このように試験結果を高ひずみ領域までよく再 現できる解析の材料モデルを獲得した。

5. 強度評価手法

従来手法では、解析で得られた応力と、図4-2(c)、 (d)に示した荷重イベントのひずみ速度に対する、応 力強度マスターカーブとひずみ強度マスターカー ブとの比較で評価する。一方、本手法の解析結果は 時刻歴で得られるので、振動や衝撃の応答では応力 が高い状態でひずみ速度がゼロになる瞬間がある。 そのため、従来手法と同様な評価をすると、ひずみ 速度が低く強度が小さい値に対して高い応力を評 価することになり、容易に破壊するという結果が得 られてしまう。これは事実と異なると思われる。そ こで本手法では、図5-1に示すようにひずみエネルギ 一密度によって評価する。例は、実際の荷重イベン ト(昇温後に衝撃負荷など)を想定し、予ひずみを 与えて緩和させた後に、定ひずみ速度で再び引張り 破断させた結果である。図5-2は、ひずみエネルギー 密度-最大真ひずみの関係を示す破断包絡線に、定 ひずみ速度引張りによって予変位を与え、ある時間 緩和させた後に破断まで再び定ひずみ速度で引張 った結果を、重ねてプロットしたものである。本書 での検討は常温のみのデータであるが、複雑な経路 を辿る時刻歴応答も、ひずみエネルギー密度を用い た破断包絡線を用いて、評価できる目途が立った。 6. まとめ

超弾性と粘弾性を、ひずみエネルギー・Prony級数 ・Williams-Landel-Ferry(WLF)式として材料モデルに 導入し、実荷重イベント・実時間に沿った解析が可 能なFEMモデルを獲得した。高ひずみ領域まで踏み 込む合理的な設計に役立つと考える。

今後の課題は、ひずみエネルギー密度-最大真ひ ずみによる破断包絡線で強度評価が可能であるか、 温度をパラメータとして検証し、強度評価手法を確 立することである。

7. 参考文献

[1] Sutton, "Rocket Propulsion Element (8th Edition)", 2010

[2] Dassault Systèmes, "Abaqus 6.13 Documentation", 2013

[3] 火薬学会規格, "PT-007 単軸引張計測方法"

[4] 火薬学会規格, "PT-008 単軸定ひずみ速度引張 計測方法"

2

STCP-2014-036





図4-1 定ひずみ速度引張試験セットアップ



図4-2(a) シフトファクタマスターカーブ



図4-2(b) 緩和弾性率マスターカーブ





図4-5 高温での応力-ひずみ関係



真ひずみ 図5-1 ひずみエネルギー密度の算出





図5-2 ひずみエネルギー密度-最大真ひずみの 破断包絡線の試験結果(常温)