# 248 汎用ソルバによるクレイズ挙動を考慮した ポリマの破壊予測3Dシミュレーション A 3D-Simulation for Fracture Prediction of Ductile Polymer Based on

Propagation and Growth Cessation of Craze Using a Commercial FEM Solver

正 高橋 順一(旭化成エンジ) 山本 敏治(旭化成エンジ)正 志澤 一之(慶大)

Junichi Takahashi, Asahi-Kasei Engineering corporation, 1-3-2 Yakoh, Kawasaki-ku, Kawasaki Toshiharu Yamamoto, Asahi-Kasei Engineering corporation, 1-3-2 Yakoh, Kawasaki-ku, Kawasaki Kazuyuki SHIZAWA, Department of Mechanical Engineering, Keio University, 3-14-1 Hiyoshi, Kohoku-ku, Yokohama

Key Words: Plasticity, Constitutive Equation, Damage, Ductile Polymer, Craze, Puncture Test, Commercial Solver

## 1. 緒 言

近年,計算機能力の著しい向上に伴い,汎用ソルバを利用 した構造部材の大変形解析や破断予測解析が広く行われる ようになってきている.また汎用ソルバが扱う材料則は年々 増えつづけ,特に金属材料に対してはかなり充実してきた感 もある.しかしながらポリマを対象とした材料則は未だ少な いのが現状である.

ポリマは顕著なひずみ速度依存性をもち,ひずみの局所化 領域の伝ばに伴い高クレイズ領域が伝ばするなど,特徴的な 力学的応答を示す.ここでクレイズとは,ポリマ特有の損傷 形態の1つであり,結晶性ポリマの延性破壊はクレイズの集 積により発生する.このようなポリマの特徴を再現でき,か つクレイズ挙動に基づいて破断予測を行える材料モデルは, 現在の汎用ソルバには導入されていない.

著者らは既報<sup>(1)(2)</sup>でポリマの力学的特徴を有する材料モデ ル,すなわちクレイズ依存性弾粘塑性構成式,クレイズ発展 式およびひずみ速度硬化則を提案し,クレイズの集積に基づ く破断予測を可能としてきたが,いずれも解析対象が最も簡 単な2次元の平板引張問題に限定されていた.

そこで本報では,新たに作成したユーザサブルーチンを介 して既報で提案した材料モデルを汎用ソルバ RADIOSS に組 み込み,クレイズ挙動を考慮した 3D-FEM 解析を行う.得ら れた結果を実験結果ならびに汎用ソルバの弾塑性材料則に よる解析結果と比較検討することにより,本材料モデルの有 用性を評価する.

2. クレイズ依存性弾粘塑性構成式および諸発展式

全自由エネルギーの引数に塑性変形速度  $D^{P}$  およびクレイ ズ密度  $\omega$  を導入し,熱力学的手法を用いれば,クレイズの影響を含む非共軸弾粘塑性構成式が次式のように得られる<sup>(1)</sup>.

ここで, *T* は Cauchy 応力,  $\bar{\epsilon}^{p}$  は相当塑性ひずみ,  $\delta$  は非共 軸角, *k* は非共軸パラメータ,  $\bar{\sigma}$  は相当応力,  $\lambda$  および  $\mu$  は Lamé 定数, *T'* は偏差応力である.さらに,散逸過程の熱 力学的議論を通して決定されたクレイズ速度に対する引数 を用いれば, クレイズ発展式<sup>(2)</sup>が次式のように得られる.  $\dot{\omega} = A f\left(\bar{\epsilon}^{p}, \bar{\epsilon}^{p}\right) \bar{\epsilon}^{p} + B(1-\omega) \langle \bar{\epsilon}^{m}_{m} \rangle$ ......(4) ここで $f(\overline{\varepsilon}^{p}, \overline{\varepsilon}^{p})$ はクレイズ進展の割合を表す関数であり,

 $\begin{aligned} &f\left(\overline{\varepsilon}^{p}, \dot{\overline{\varepsilon}}^{p}\right) = f_{1}\left(\dot{\overline{\varepsilon}}^{p}\right) f_{2}\left(\overline{\varepsilon}^{p}\right) \\ &f_{1}\left(\dot{\overline{\varepsilon}}^{p}\right) = D_{1}^{\dot{\overline{\varepsilon}}^{p}} \quad (0 < D_{1} < 1) \\ &f_{2}(\overline{\varepsilon}^{p}) = 0.5 \Big[1 + \tanh\left\{-D_{2}(\overline{\varepsilon}^{p} - \varepsilon_{c})\right\}\Big] \end{aligned}$ (5)

のように表現される.式(4)の右辺第1項はクレイズの発生・ 成長項であり,塑性ひずみの増加に伴いクレイズが増加する. 式(5)におけるf<sub>1</sub>は,クレイズの進展が低ひずみ速度ほど大 きいというひずみ速度依存性を表現し,f<sub>2</sub>は分子鎖配向領域 ではクレイズの成長が停止するという特徴を表現している. ただし, ε<sub>c</sub>は成長停止ひずみ値(再硬化値)である.また,式 (4)右辺第2項は,等方成長項としてGursonのボイド発展式 を参考に著者ら<sup>(1)</sup>が提案した形を用いている.

一方,クレイズ発生クライテリオンとしては,式(6)で表される速度依存の損傷発生条件<sup>(2)</sup>を用いる.

ここで $\sigma_v$ は降伏応力, $q_1$ , $q_2$ および $q_3$ は材料定数である.

# 3. PP 材の板打ち抜き実験

米国材料試験協会 ASTM の規格 D3763 を参考に,図1に 示すポリプロピレン(PP)材の打ち抜き実験を実施する.すな わち内径 25.4mm の鋼製リングで上下から 2mm 厚の PP 板材 を締め付けて固定し,先端形状が直径 12.7mm の半球形イン パクタを速度 1m/s で PP 板材に衝突させて,インパクタが受 ける荷重とインパクタ先端の変位の関係を得る.

#### 4. 硬化則の同定

硬化データ取得のため,ASTM-D1708 で示される形状の引 張試験片を打ち抜き実験に供した PP 材と同じシートから切 り出し,単軸引張実験を3種類のひずみ速度下で別途実施す る.得られた荷重Wとチャック変位dの関係から真応力σ,と



<sup>〔</sup>No.06-9〕日本機械学会第19回計算力学講演会講演論文集〔2006-11.3~5・名古屋市〕





在井

Fig.5 Distribution of craze

Fig.6 Punctured specimen

真ひずみ  $\varepsilon_i$ の関係を,初期断面積  $A_0$ と初期チャック間距離  $L_0$ により式(8)で概算する.なお,ひずみ速度は(チャック速 度/初期チャック間距離  $L_0$ )で算出する.

 $\sigma_t = W/A_0 \times (1 + d/L_0)$ ,  $\varepsilon_t = \ln(1 + d/L_0)$  .....(8) 単軸引張実験で得られた PP 材の真応力-真ひずみ関係に

対して,次式のような硬化則(1)の各係数を同定する.

$\dot{\overline{\varepsilon}}^p = \dot{\varepsilon}_r \operatorname{sgn}(\overline{\sigma}) \left  \frac{\overline{\sigma}}{g(\overline{\varepsilon})} \right $	$\frac{1}{p} = \frac{1}{m} $
-----------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------	------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------------

 $g(\overline{\varepsilon}^{p}) = \sigma_r \{ \tanh(k_1 \overline{\varepsilon}^{p}) + k_2 \}$ 

+ $H_e(\overline{\varepsilon}^p - \varepsilon_r)k_3(\exp \overline{\varepsilon}^p - \exp \varepsilon_r)$ } ......(10) ここで $\dot{\varepsilon}_r$ は参照ひずみ速度, $\varepsilon_r$ は再硬化ひずみ,mはひず み速度感度指数, $\sigma_r$ は参照応力であり,同定された各定数 はそれぞれ, $\dot{\varepsilon}_r = 1.0s^{-1}$ ,m = 0.04, $\sigma_r = 17$ Мра, $\varepsilon_r = 0.05$ ,  $k_1 = 25$ , $k_2 = 1.85$ , $k_3 = 0.6$ である.得られた硬化カーブを 実験データとあわせて図2に示す.ただし実験データの白ヌ キシンボルの領域では2次くびれが発生したため,定数同定 に際しては参考程度としている.

## 5. PP の板打ち抜き FEM 解析

以上の材料モデル,すなわち構成式(1),クレイズ発展式(4), クレイズ発生条件式(6),塑性平均垂直ひずみの発展式(7)お よび硬化則(9)を,ユーザサブルーチンを介して RADIOSS に 組み込み, PP 材の板打ち抜き問題に対する FEM 解析を実施 する.なお式(4)~(7)における材料定数をA=0.5, $B=10^{-6}$ ,  $D_1=0.99$ , $D_2=100$ , $\varepsilon_c=0.6$ , $A_1=2.5$ , $B_1=540$ , $C_1=0$ ,  $q_1=0.018$ , $q_2=0.0$ , $q_3=1.5$ とする.解析モデルは変形の 対称性を仮定した図 3 に示すような 1/4 モデルであり,1 点 積分 3D ソリッド要素を用いた 19833 節点 17200 要素のモデ ルである.鋼製リングによる試験片の拘束は,締め付け部の 下面を完全固定し,上面を上方変位のみ拘束する.インパク タは直径 12.7mm の剛壁球とし,強制速度 1m/s を与える.



最大荷重を超えたインパクタ変位 10mm における相当塑 性ひずみ分布とクレイズ密度分布をそれぞれ図4,図5に示 す.相当塑性ひずみは最も変形が大きい試験片中央において 最大で,外周に向かって徐々に小さくなる.これに対して高 クレイズ密度領域は試験片中央部でなく,その周辺で円環状 に分布しており、図6に示す実験の破断部位とよく一致する. またインパクタの荷重-変位関係について実験と解析の結 果を比較すると,図7に示すように本材料モデルによる解析 結果は実験結果とよく整合する.なお,解析は実験に比べて 荷重最大となる変位が1mm 程度小さいが,これは硬化則同 定の際に,引張実験で生じた2次くびれの影響を組み込んで いないことが原因と考えられる.このような引張実験に対す る詳細な検討や新たな硬化則の開発は今後の課題としたい.

図7には,汎用ソルバの弾塑性材料則による解析結果もあ わせて示したが,図2の実線で示される3種類のひずみ速度 に対するデータを表形式で入力する方法を type(A), またひ ずみ速度 100 および 1000 の硬化カーブを式(9)により算出し type(A)に加え、5種類のひずみ速度に対するデータを入力す る方法を type(B)と称している. 図7において, type(A)は実 験結果より著しく高い荷重を示すが,打ち抜き解析で生 じるひずみ速度が 100s<sup>-1</sup>以上であることから ,この弾塑 性材料則の硬化カーブの高ひずみ速度領域に対する外 挿が適切でないと考えられる.これに対して type(B)の ようにポリマ特有のひずみ速度依存性を再現できる式 (9)を用いて,あらかじめデータの外挿を行えば,実験 結果に近い荷重履歴が得られる.しかし,その場合でも 汎用ソルバによる解析では、図4のようなひずみ分布し か得られないため、ポリマの破壊機構に基づく破断予測 はできない.

なお,本材料モデルを用いた解析の CPU 時間は,汎用ソ ルバの弾塑性材料則を用いた場合に比べて,わずか30%増に すぎない.このことから本材料モデルは解析時間についても 十分実用的であり,以上の検討を通じて本材料モデルの有用 性が確認されたといえる.

#### 6. 結 言

既報で提案した材料モデルを組み込んだ汎用ソルバで PP 材の打ち抜き 3D 解析を実施した結果,以下の結論を得た.

- (1) 本モデルは, 3D 打ち抜き解析で得られる高クレイズ密度 領域が実験の破断位置に一致することから, 3D 解析でも クレイズの進展に基づく破断予測ができる.
- (2) 解析時間も汎用ソルバの材料則に比べてわずか 30% 増で あり,本モデルは十分実用的である.

#### 文 献

- (1) 小林・富井・志澤,機論, **70**-694, (2004), pp. 810-817.
- (2) 松本・海老原・志澤,機構論, No.05-2, (2005), pp.687-688.