Development of a Microstructure Prediction Model for Aeroengine Metallic Materials

浦	谷	政 翔	技術開発本部生産技術センター加工技術部	
齋	藤	実奈子	技術開発本部生産技術センター加工技術部	
西	井	崇	技術開発本部生産技術センター加工技術部	主査

金属製航空エンジン部品は、鋳造や粉末冶金、鍛造などの塑性加工で生産される。一般に鍛造品は強度のばらつ きが小さく、高い信頼性が要求される部品に適用されており、特に信頼性が必要な部品には、寸法要求や強度要求 に加えて、微視的な内部組織に対する要求が設定される。そのため、加工中の内部組織変化の把握が重要となる。 そこで当社では、加工中の組織変化過程で起こる物理現象を理論式で表現した、新たな組織予測技術を開発してい る、本稿では、その取組みの一部である結晶塑性シミュレーションについて述べる。

Aeroengine parts are produced by carrying out casting, powder metallurgy, and plastic forming techniques such as forging. Forged products usually have little variation in terms of strength so this method is applied when a high degree of reliability is needed. In addition to the product's dimensions and strength, requirements are also set with regard to the quality of the microstructure if a particularly high degree of reliability is required. Based on these requirements, IHI is developing a new microstructure prediction model that takes into consideration the physical mechanism that occurs during the forming process in order to accurately simulate the microstructure evolution. This paper discusses crystal-plasticity finite element method (CP-FEM) simulations, which form part of the new model.

1. 緒 言

航空エンジンは,高い品質が求められる製品であり,金 属製部品では,生産工程の一部に塑性加工が適用されてい る.特に高い信頼性が要求される鍛造部品の場合には,通 常の寸法要求に加えて,微視的な内部組織に対しても品質 要求が設定される.この内部組織に対する要求の代表的な 例として結晶粒径があり,ある一定の範囲内に組織制御を 行う必要がある.近年は,ニアネットシェイプ鍛造(鍛 造で最終製品に近い形状まで仕上げる加工方法)の適用 も進められており,形状と内部組織の両方をより高精度に 制御できる工程設計技術が求められている.

塑性加工を適用した生産工程の開発には、開発期間の短 縮やコスト削減のために、シミュレーションの活用が欠か せない、塑性加工後の部品形状は、主に汎用ソルバを用い た有限要素法(Finite Element Method:FEM)による変形 解析で、実用レベルの予測が可能になってきている。一 方、内部組織の予測については、以前よりパラメータ フィッティングに基づく実験式による組織予測を用いて検 討されてきた、しかし、幅広い加工条件に対応できない、 加工履歴の影響を考慮できないなどの課題があり、実用性 は十分でない、そのため、工程開発時の試作検証は避けら

れないのが現状である.

組織予測が難しいとされる要因の一つは、加工プロセス における内部組織変化の複雑さにある.たとえば、圧縮機 の翼部品の生産工程では熱間鍛造が適用されており、素材 加熱、鍛造、冷却、熱処理などの工程を経るが、そのプロ セス中には回復、再結晶、粒成長などの現象が生じる.こ のとき、内部組織はひずみ量やひずみ速度、温度などの影 響を受けながら時々刻々と変化するため、実験式として現 象を表現することは容易ではない.

近年,計算機の発展に伴い,組織変化の過程で起こる物 理現象を理論式で表現し,物理的な意味を有する手法に基 づいた新しい組織予測技術が注目を集めている.その一つ として,すべり変形などの金属材料の物理的な変形メカニ ズムを考慮する結晶塑性シミュレーションが挙げられる. 結晶塑性シミュレーションでは,加工条件に合わせた特別 な仮定を設けずに,巨視的な変形中の微視的な結晶粒レベ ルのひずみ分布や結晶方位の変化を予測できることが期待 される.ひずみ量や結晶方位差は,再結晶や粒成長などの 組織変化に影響を及ぼす⁽¹⁾.したがって,まずはそのよ うな組織変化の因子を予測することが重要となる.

本稿では、基礎的な検討として航空エンジン向け材料で ある Alloy718 の冷間単軸圧縮変形を対象に、結晶塑性シ ミュレーション結果と実験結果を比較検証した結果と考察 について述べる.

2. 解析方法

2.1 結晶塑性 FEM の概要

ここでは,結晶塑性 FEM の概要を簡単に述べる.結晶 塑性シミュレーションの詳細については,参考文献(2) を参照されたい.

金属材料の塑性変形の基本的なメカニズムとして、すべ り変形が挙げられる.たとえば、Alloy718 などは面心立 方構造(Face Centered Cubic : FCC)を有する.**第1図** にFCC 金属の代表的なすべり系を示す.図に示すような 面と方向の組合せをすべり系と呼ぶが、すべり系に沿って 原子が移動することにより、塑性変形が生じることが知ら れている.結晶塑性 FEM では、この微視的な変形をすべ り速度 $\dot{\gamma}^{(\alpha)}$ で表し、分解せん断応力 $\tau^{(\alpha)}$ (巨視的な応力 σ をすべり系の方向に分解した力)が、すべり抵抗 $g^{(\alpha)}$ より 大きくなるすべり系 α のみが塑性変形を担うと考える. これを数式で表現すると、(1)、(2) 式となる⁽³⁾.

 $\tau^{(\alpha)} = \sigma : \left(s^{(\alpha)} \otimes \boldsymbol{m}^{(\alpha)} \right) \quad \dots \quad (2)$

- **ŷ**₀ :参照すべり速度
- m : ひずみ速度依存性指数(0.001~0.020 程度の定数)
- $s^{(\alpha)}$:すべり方向ベクトル
- $m^{(\alpha)}$: すべり面法線ベクトル

(1)式では、たとえば m = 0.020 のとき、1/m = 50 と



大きな指数になるため、 $\tau^{(\alpha)} > g^{(\alpha)}$ のとき $|\dot{\gamma}^{(\alpha)}| > 0$ となり、すべり変形が生じるとする. この結晶レベルのすべり 変形は、巨視的な変形速度を特徴付ける速度勾配テンソル の塑性部分に結び付けられ、FEM の理論式に組み込まれる.

塑性変形が生じると、金属材料の内部組織ではさまざま な変化が生じるが、加工硬化(材料に塑性変形を与える と、硬くなる現象)は代表的なものの一つである。加工 硬化のモデル式はさまざまなものが提案されているが、本 稿では、Alloy718 と同じ FCC に属するアルミニウム合 金に適用例がある(3)、(4)式⁽⁴⁾を採用した。

$$\dot{g}^{(\alpha)} = \sum_{\beta=1}^{N} h_{\alpha\beta} \left| \dot{\gamma}^{(\beta)} \right| \qquad (3)$$

$$h_{\alpha\beta} = q_{\alpha\beta} \frac{d\tau(\gamma)}{d\gamma} + (1 - q_{\alpha\beta}) \frac{d\tau(\gamma)}{d\gamma} \delta_{\alpha\beta} , \qquad (4)$$

$$\frac{d\tau(\gamma)}{d\gamma} = h_0 \operatorname{sech}^2 \frac{h_0 \gamma}{\tau_s - \tau_0} \qquad (4)$$

$$N \quad : \neg \prec 0 \operatorname{Sech}^2 \frac{h_0 \gamma}{\tau_s - \tau_0}$$

$$N \quad : \neg \prec 0 \operatorname{Sech}^2 \frac{\eta_0 \gamma}{\tau_s - \tau_0} \quad (4)$$

$$\gamma \quad : \operatorname{Ret} \tau \operatorname{Sech}^2 \tau_s - \tau_0$$

$$h_0 \quad : \operatorname{Ret} \tau \operatorname{Ret} \tau \operatorname{Sech}^2 \tau_s - \tau_0$$

τ。: 飽和分解せん断応力

 $δ_{\alpha\beta}$: クロネッカのデルタ

(4)式では、 $h_{\alpha\beta}$ は常に正の値であり、微視的なすべり が生じると、すべり抵抗が大きくなることを表現している.

また結晶方位は、巨視的な変形に伴って、時々刻々と回転し変化する.これは、弾性スピンテンソル W^eを用いて、(5)式によりすべり方向ベクトルとすべり面法線ベクトルに回転を与えることで表現する.

 $\dot{s}^{(\alpha)} = W^e s^{(\alpha)}, \quad \dot{m}^{(\alpha)} = W^e m^{(\alpha)}$ ………… (5) 以上が結晶塑性 FEM の概要である. それぞれの構成式 は,多くの研究者によってさまざまな形に発展を遂げてお り,さらに複雑で高度なものも多く提案されている.本稿 では,比較的シンプルで取り扱いやすいことから,現段階 では上述の構成式を用いている.

2.2 結晶塑性 FEM の解析手順

(1) 有限要素モデルの作成

結晶塑性 FEM は試験片全体をモデル化すると膨 大な計算時間を要し,計算コストが非常に高い.そ のため,試験片内部の微小領域を評価対象として抽 出し,複数の結晶粒を含む立方体(1辺の長さは約 30 µm 相当とした)としてモデル化した. 第2図に 単軸圧縮変形後の試験片内部のひずみ分布および EBSD(Electron Backscatter Diffraction, 電子線後方 散乱回折)評価位置を示す. あらかじめ剛塑性 FEM による試験片全体の変形解析を行い、第2図に示す ように変形後のひずみ状態が明瞭に異なる ① 中心 部,②端部,③上部の3点を評価位置に選定した. 解析結果における相当ひずみは、それぞれ 0.8, 0.5, 0.2 程度であった. 第3図に作成した有限要素モデ ルを示す.結晶粒界の生成には、図に示すように、 ボロノイ分割(空間内の多数の点を、どの点に最も 近いかによって分割する方法)を適用し(5),一つの 結晶粒の大きさ・形状を複数個の6面体ソリッド要 素で表現した.要素数は8000個,結晶粒の数は 100 個とした.また、各結晶粒に与える変形前の結晶 方位には、変形前の試験片の EBSD 測定から得られ





Fig. 2 Strain distribution in a workpiece subjected to uniaxial compression and three observation points in EBSD





た実験データを直接用いた.

(2) 材料パラメータの同定

変形に伴う応力の変化を正しく再現するためには、 応力とひずみの関係を決める材料パラメータを同定 する必要がある. 第4図にパラメータ同定結果を示 す. Alloy718 棒材の一軸引張試験を実施し、結晶塑 性 FEM における応力とひずみの関係が合うように、 (4)式の h_0 , τ_0 , τ_s の値を同定した.

(3) 境界条件の設定

選択した微小領域ごとに異なるひずみ状態を再現 するため、境界条件を以下のように設定した.

- ① 通常の剛塑性 FEM により,対象とする評価位置の試験片内部の変位履歴データを求める.
- ② その変位履歴を結晶塑性 FEM の強制変位境界 条件として適用し,解析モデルの六つの表面に 与える。

すなわち,評価位置ごとに有限要素モデルと境界 条件を与え,評価位置の数だけ計算を行った.

(4) 解析の実行

本稿では,汎用 FEM ソフトウェアのユーザサブ ルーチン機能を利用して,結晶塑性プログラムコー ドを独自に開発して組み込み,計算した.

3. 実験方法

解析結果の妥当性評価に用いるデータを取得するため, Alloy718の冷間単軸圧縮試験を実施した. 直径 19 mm ×



Fig. 4 Stress-strain curves obtained in the uniaxial tension test conducted in the experiment and the CP-FEM

高さ 28 mm の円柱材を試験片とし、プレス機を用いて、 平均ひずみ速度が約 0.5 s⁻¹, 圧縮率(変形後高さ/初期 高さ)40%の変形を与えた。

内部組織の変化を調査するため、変形前および変形後の 試験片を中心断面で切断・研磨し、第2図に示す三つの 評価位置で EBSD 測定により組織観察した.

4. 結果と考察

4.1 冷間単軸圧縮試験

まず,実験結果について述べる. **第5**回に変形前後の 試験片の外観を, EBSD 測定結果として,**第6回**に各評



第5図 変形前後の試験片の外観 Fig.5 Photographs of the workpiece





(注) *1: 双晶境界を除く方位差5度以上の境界

第6図 変形前後の逆極点図マップ(EBSD 測定) Fig. 6 Inverse pole figure maps obtained using EBSD data

価位置における変形前後の逆極点図マップ(観察面に対 する結晶方位をカラーで示した図)(-(a))を示す.黒 色の線は粒界(双晶境界を除く方位差5度以上の境界) (-(b))であり,結晶粒の中の色が結晶方位を表す.試 験片内部の位置によって結晶粒の形状は異なり,また,色 の見え方もやや異なることが分かる.すなわち,①中心 部や②端部では,試験片軸方向に平たい形状になった結 晶粒が散見され,変形によって結晶粒が歪んだことが分か る.また一つの結晶粒の中でも色がグラデーションのよう に変化しているものが多く,変形によって結晶粒の中で微 小な結晶方位差が生じたことが分かる.一方,③上部で は、変形前と比較して顕著な違いは見られない.

第7図に変形前後の極点図(試料座標系を基準として, 材料内の結晶方位の分布を示した図)を示す.円の下に ある数字は,極点図において注目する結晶面を表してい る.極点図では,円の中にあるプロットの分布を見ること で,測定領域全体における結晶方位の集積傾向を理解でき る.変形前では各評価位置でほぼ同様のランダムなプロッ トであったものが,変形後では明らかに①中心部,②端 部,③上部でそれぞれ異なる集積傾向を示していること が分かる.①中心部では、プロットの過疎がはっきりと しており、結晶方位が特定の向きにそろっている.②端 部でも、①中心部とは傾向が異なるが、結晶方位が特定 の向きにそろっている.このような集積傾向の違いは、評 価位置によって巨視的なひずみ状態が異なり、結晶方位が 回転しやすい方向に違いが生じるためと考えられる.一 方、③上部では、変形前から大きく変わっておらず、依 然としてランダムなプロットである.これは、③上部が 試験片上下端面のデッドメタル域(材料内部において局 所的に変形を受けない領域)に位置しており、ほとんど 変形しないためと考えられる.

4.2 結晶塑性 FEM

第8回に各位置における変形後の微小領域の形状を示 す.①中心部では軸方向につぶれて等方的に広がった形 状,②端部では試験片の周方向に伸びた形状,③上部で はほとんど変形していない(デッドメタル域)形状に なっており、それぞれ境界条件として与えた異なるひずみ 状態を反映した結果が得られている。各要素が異なる形状



RD (Radial Direction):半径方向 {011}, {111} : 極点図において注目する結晶面

第7図 変形前後の極点図(EBSD 測定) Fig. 7 Pole figures obtained using EBSD data



第8図変形後の有限要素モデルの形状(結晶塑性 FEM) Fig. 8 Shapes of finite element models after compression simulated using the CP-FEM

に歪んでいるのは,計算点によって初期結晶方位や変形の 進行に伴う結晶方位変化が異なり,また変形勾配は応力状 態と結晶方位によって決まるためである.

第9図に変形前後の極点図を示す.第7図の EBSD 測定の実験結果と比較すると,評価位置によって結晶方位 の集積傾向が異なること,その傾向は実験結果とおおむね 一致していることが分かる.すなわち,通常の剛塑性 FEM の結果を基にして境界条件を設定し,微小領域を対象とした結晶塑性シミュレーションを行うことで,材料内部の結晶方位変化を予測できる可能性を見いだすことができた.



実際の加工プロセスでは、変形による結晶方位変化だけ

第9図 変形前後の極点図(結晶塑性 FEM) **Fig. 9** Pole figures obtained using the CP-FEM でなく,再結晶や粒成長・相変態などの組織形成も生じ得る.これらの現象を再現するためには,結晶塑性 FEM と 組織形成を表現するほかのシミュレーション手法(たと えば, Cellular Automata 法や Phase-Field 法)を組み合 わせる方法が考えられる^{(5),(6)}.そのような方法によっ て,粒径の予測まで可能となるようにシミュレーション技 術の枠組みを構築していくことは,今後の課題である.

5. 結 言

工程開発における開発期間の短縮, 試作コストの削減を 目的として, 物理的意味をもつ手法に基づいたシミュレー ションによる組織予測技術の開発に取り組んでいる.本稿 では, Alloy718 の冷間単軸圧縮変形を対象として, 結晶 塑性シミュレーションにより結晶方位変化を予測できる可 能性を示した. 今後, 実際の加工プロセスを対象とした内 部組織予測を実現するため, 要素的な技術の高度化および シミュレーション技術の枠組みの構築を進めていく.

参考文献

- (1) F. J. Humphreys and M. Hatherly : Recrystallization and Related Annealing Phenomena Second Edition Elsevier (2004.2)
- (2) 黒田充紀,志澤一之:結晶塑性の理論と応用 結 晶の大変形から転位蓄積まで 塑性と加工 Vol. 43
 No. 495 2002 年 4 月 pp. 33 - 43

- (3) D. Peirce, R. J. Asaro and A. Needleman : Material rate dependence and localized deformation in crystalline solids Acta Metallurgica Vol. 31 Issue 12 (1983.12) pp. 1 951 1 976
- (4) H. Kuramae, Y. Ikeya, H. Sakamoto, H. Morimoto and E. Nakamachi : Multi-scale parallel finite element analyses of LDH sheet formability tests based on crystallographic homogenization method International Journal of Mechanical Sciences Vol. 52 Issue 2 (2010.2) pp. 183 - 197
- (5) H. Li, Xinxin Sun and He Yang : A threedimensional cellular automata-crystal plasticity finite element model for predicting the multiscale interaction among heterogeneous deformation, DRX microstructural evolution and mechanical responses in titanium alloys International Journal of Plasticity Vol. 87 (2016. 12) pp. 154 - 180
- (6) L. Chen, J. Chen, R. A. Lebensohn, Y. Z. Ji, T. W. Heo, S. Bhattacharyya, K. Chang, S. Mathaudhu, Z. K. Liu and L.-Q. Chen : An integrated fast Fourier transform-based phase-field and crystal plasticity approach to model recrystallization of three dimensional polycrystals Computer methods in applied mechanics and engineering Vol. 285 (2015.3) pp. 829 848