撹拌翼表面粗さの所要動力に及ぼす影響

福澤研志1・髙橋理輝1・古川陽輝1・加藤禎人1++・高承台2

1 名古屋工業大学 工学部 生命·応用化学科,466-8555 名古屋市昭和区御器所町 2 韓国東洋大学校 生命化学工学科, 〒750-711 韓国慶北榮州市豊基邑校村洞1

キーワード: 混合, 撹拌, 動力, 表面粗さ, 動力相関

撹拌所要動力に関する報告は非常に多く存在するが, 撹拌翼表面粗さの撹拌所要動力に及ぼす影響を定量的に論じた報告は存在しない. 本報では種々の撹拌翼の表面にさびや材質変化を模倣した加工を施し, 撹拌所要動力に及ぼす影響を実験的に検証した. その結果, 撹拌翼の表面粗さと翼径の比ε/d<0.0125では撹拌所要動力に影響を及ぼさなかった.

緒言

撹拌所要動力に関する研究論文は非常に多く存在するが,撹拌翼 表面粗さの撹拌所要動力に及ぼす影響を定量的に論じた知見は存 在しない.しかし,実際の撹拌操作では、撹拌槽の長年の使用により 撹拌翼表面にスケールが付着したまま使用されていたり,コンタミ などの影響を考えないゴミ処理槽や排水処理槽などで翼が錆びた まま使用されたりすることがある.加えて,撹拌翼表面に固形物が 衝突し翼表面が凸凹になったまま使用されることもある.さらに, 最近はアクリルや 3D プリンターの活用により撹拌翼を樹脂で試 作し,その性能評価をすることも多々あり,その撹拌翼表面は金属 製品より滑らかでないと感じられる.また,グラスライニングした 場合などは撹拌翼表面がなめらかである.このような場合,撹拌翼 の表面粗さが撹拌所要動力に影響があるかどうかを知っておくこ とは意義あることである.

従って本報では撹拌翼の表面を加工し、その表面粗さが撹拌所要 動力に及ぼす影響を検討したので報告する.

1 実験装置および方法

1.1 実験装置

本研究では、一般的な撹拌翼として代表的な Rushton タービン 翼4 枚羽根パドル翼4 枚羽根ピッチドパドル翼、プロペラ翼、比較的 羽根面積が大きいホームベース (HB) 翼、フルゾーン、マックスブ レンド、Super-Mix MR205 を使用し、液高さは槽径と同じとしたまた、 撹拌翼は槽中央に設置した.Table1にそれぞれの撹拌翼の寸法を示 す.撹拌槽には D = 182 mm の槽径のアクリル樹脂製平底円筒槽を

Table1 Geometry of impellers				
	<i>d</i> [m]	<i>b</i> [m]		
Rushton turbine (RT)	0.0715	0.0143		
Paddle (P)	0.0801	0.0161		
Pitched Paddle (PP)	0.0923	0.0177		
Propeller (PR)	0.0729	0.0184		
HomeBase (HB)	0.118	0.177		
Fullzone (FZ)	0.113	0.160		
Maxblend (MB)	0.109	0.180		
Super-Mix MR205 (MR205)	0.134	0.140		

用いた.また、邪魔板無し条件と槽径の 1/10 幅の邪魔板を 4 枚設置 する標準邪魔板条件で撹拌所要動力を測定した.

撹拌液として水あめ水溶液を(粘度 0.0100~3.00 Pa·s,密度 1200~1400 kg/m³)用いた.

2.2 実験方法

(1) サンドペーパーによる実験

基本的な撹拌翼はステンレス製であり,表面粗さを表現するため に撹拌翼面にサンドペーパー(トラスコ中山株式会社, P80(粒子径 0.2mm))を張り付けた.撹拌翼の板厚が大きく変化すると,層流域で は動力数が増加し,乱流域では動力数が低下する傾向があるので (Kato et al., 2015a),できるだけ撹拌翼の板厚の影響を避けるため板 全面にサンドペーパーを張り付けるのではなく,板よりわずかに小 さな面積(板の先端から 0.5 mm 程度小さく)でサンドペーパーを張 り付けた.さらに,撹拌翼の前面にサンドペーパーを張り付けた場 合,撹拌翼の裏面にサンドペーパーを張り付けた場合と 2 種類検証 したまたサンドペーパーを張り付けることにより平均 0.8 mm ほ



(a) &d=0.0025

(b) *ɛ/d*=0.0062



(c) *s*/*d*=0.0125

Fig.1 Paddle imperller with element roughness made by 3D printer ど板厚が増加するので,0.8mmの表面が滑らかなマグネットシート を張り付けた対照実験も実施した.

(2) 粗さ要素による実験

加えて,翼表面にサンドペーパーを張り付けた場合より平均粗さ が大きい条件も検証するために,**Table1**中の4枚パドル翼を用いて 撹拌翼表面に直径と高さを等しくした円柱状の粗さ要素(高さ *ε*=0.2 mm,0.5 mm,1 mm)を千鳥配置で縦5行,横10列付けた撹拌翼 (**Fig.1** に示す)も 3D プリンターで製作した.このとき粗さ要素の高 さ*ε*をパドル翼の代表長さ*d*を用いて規格化(*sd=*0.0025, 0.0062, 0.0125)した.

撹拌所要動力 *P*は、トルクメーターSATAKE ST-3000 で軸トルク を測定し、その平均トルク *T*を用いて *P=2πnT*で求めた.

2. 実験結果と考察

(1) サンドペーパーによる実験

まずは,3D プリンターを使用して撹拌翼を制作した場合に表面 にできる筋状の溝(マイクロスコープによる測定では溝深さ 0.06 mm)より,若干粗いサンドペーパー(粒子径 0.2mm)を用いた種々の 翼の動力数の差異を検討する.

Fig. 2 に Rushton タービン翼, Fig. 3 にマックスブレンドの動力数 の測定結果と相関線(Kamei et al., 1995, 1996, Kato et al., 2015b)を示す. 図中のキー①は撹拌翼に加工を施さず, 邪魔板無しの場合, ②は① を邪魔板 4 枚にした場合, ③は撹拌翼の表面にサンドペーパーを張





number for Rushton turbine



 $Fig. 3 \quad \mbox{Relationship between power number and Reynolds}$

number for Maxblend

り付け,邪魔板無しの場合,④は③を邪魔板 4 枚にした場合,⑤は撹 拌翼の裏面にサンドペーパーを張り付け,邪魔板無しの場合,⑥は ⑤を邪魔板 4 枚にした場合,⑦は撹拌翼の表面にマグネットシート を張り付け,邪魔板無しの場合,⑧は⑦を邪魔板 4 枚にした場合,⑨ は撹拌翼の裏面にマグネットシートを張り付け,邪魔板無しの場合, ⑩は⑨を邪魔板 4 枚にした場合である.他の撹拌翼の結果は害懓す る.MR205 については補助翼面にもサンドペーパーを張り付けた.

いずれの撹拌翼も翼面粗さの影響は観察されなかった層流では もともと邪魔板の有無ですら動力数が変化しない領域であり (Rushton et al.,1950) (パイプの摩擦係数でもパイプの粗度に摩擦係 数は影響されない(Moody,1944)),乱流でもこの程度の粗度であれば 撹拌翼背面に生ずる trailing vortex(Van't Riet and Smith,1975, Saito et al.,1992)に影響を及ぼすほどではなかったので乱流域では動力数 に差は出なかったと考えられる. 乱流状態において撹拌翼背面に 生じる trailing vortex が撹拌所要動力に影響を及ぼすことは,翼裏面 で trailing vortex を発生させにくい Scaba 翼や Concave 翼が無通気 時は翼板に局面を持たない通常の Rushton 翼の 1/2 の動力しか消費

しないこと(Furukawa et al., 2015)から導くことができる.つまり,気 液系を扱う多くの論文に記載されている事実として,通気時と無通 気時の動力の比が Rushton 翼では約0.5 まで低下し、Scaba 翼では約 1.0.Concave 翼では約 0.8 まで低下する.これらの論文には動力の絶 対値ではなく通気時と無通気時の動力比しか記載されていないた め、この事実はあまり知られていない、また、論文として公表されて はいないがよく知られた事実で,撹拌翼のエッジを丸めたグラスラ イニング(GL)翼は同じ寸法でも撹拌所要動力はかなり減少し、通常 の動力相関式は GL 翼には適用できない、翼のエッジが撹拌所要動 力に与える影響は非常に大きく、ステンレス翼でもわずかな面取り により動力の実測値は相関式に合わなくなる.したがって、本研究 でも翼板の角部分には粗さ要素は設置せず、サンドペーパーも翼板 のシルエットが変化するようには張り付けていない.これらの事実 から、乱流域で撹拌翼の上下の角部分で発生する trailing vortex が動 力消費を決めると考えても問題はない、気液撹拌の物質移動、液液 撹拌の物質移動および液滴径などは単位体積当たりの動力の関数 であり、気泡や液滴の分裂は多くの可視化写真などで trailing vortex で生じていることはよく知られた事実である.また,過去の研究 (Kato et al., 2015b)では、パドル翼の翼板の厚さを増加させると乱流 域で所要動力は低下し、それは流れの可視化の結果、翼背面のtrailing vortex が生成されにくくなったことが原因だと判明している.よっ て、本研究の実験範囲内の表面粗さで動力に差がないということは trailing vortex に影響を及ぼしていないと考えられる.

今回実験に用いたすべての撹拌翼について,撹拌翼表面にサンド ペーパーを付けた場合と付けていない場合の動力数の比較をFig.4 に示す.層流・乱流一括して示すが,ほとんどのデータはほぼ±5% 以内であり,(サンドペーパーの有無による分散分析の結果,95%の 確率で有意差なし)動力数に表面粗さの差はなかった.

(2) 粗さ要素による実験

3種類の粗さ要素を取り付けた4枚パドル翼の結果を Fig.5 に示 す.乱流域のみの結果であるが,ed<0.0125 では動力数に影響を及ぼ さないことが示された.

結 言

撹拌翼の表面粗さは本研究の実験範囲内では、撹拌所要動力に差 は生じないことが分かった、それにより、新規撹拌翼の試作や性能 評価に 3D プリンターで試作したような剛性が高い 樹脂製の撹拌 翼を使用しても問題ないことがわかった.



\triangle	RT (back side)	\triangle	HB (back side)
0	P (front side)	0	FZ (front side)
\triangle	P (back side)	\triangle	FZ (back side)
0	PP (front side)	\odot	MB (front side)
\triangle	PP (back side)	\triangle	MB (back side)
0	PR (front side)	0	MR205 (front side)
\triangle	PR (back side)	\triangle	MR205 (back side)

Fig. 4 Error in correlation of power number



謝 辞

動力測定に関しましては高倉逸仁氏の協力を得ました.また,3D プリンター翼表面粗さの測定および翼の製作には佐竹マルチミク ス(株)の協力を得ました.ここに厚く謝意を表します.

Nomenclature

b	= height of impeller blade	[m]
$B_{ m w}$	= baffle width	[m]
D	= vessel diameter	[m]
d	= impeller diameter	[m]
Η	= liquid depth	[m]
$N_{\rm P}$	= power number(= $P/\rho n^3 d^5$)	[-]
N _{P0}	= power number under non-baffled condition	[-]
nB	= number of baffle	[-]
np	= number of impeller blade	[—]
Р	= power consumption	[W]
Red	= impeller Reynolds number (= $d^2 n\rho/\mu$)	[-]
Т	= shaft torque	[N • m]
ε	= element of roughness	[m]
μ	= liquid viscosity	[Pa • s]
ρ	= liquid density	[kg/m ³]

Literature Cited

Furukawa, H., Y. Kato, R. Nagumo and Y. Tada; "Correlation of Power Consumption of Concave Turbine Impeller," *Kagaku Kogaku Ronbunshu*, **41**, 91-94 (2015)

Kamei, N., S. Hiraoka, Y. Kato, Y. Tada, H. Shida, Y. S. Lee, T. Yamaguchi
and S. T. Koh; "Power Correlation for Paddle Impellers in Spherical
and Cylindrical Agitated Vessels," Kagaku Kogaku Ronbunshu, 21,
41-48 (1995)

- Kamei, N., S. Hiraoka, Y. Kato, Y. Tada, K. Iwata, K. Murai, Y. S. Lee, T. Yamaguchi and S. T. Koh; "Effects of Impeller and Baffle Dimensions on Power Consumption under Turbulent Flow in an Agitated Vessel with Paddle Impeller," *Kagaku Kogaku Ronbunshu*, 22, 249-256 (1996)
- Kato, Y., H. Furukawa, K. Fujii, R. Nagumo, Y. Tada, S.T. Koh and Y.S. Lee; "Effect of Thickness of Mixing Impeller Blade on Power Consumption," *Kagaku Kogaku Ronbunshu*, **41**, 215-219 (2015a)
- Kato, Y., S. Ohtani, M. and H. Furukawa; "Characteristics of Power Consumption and Mixing Time of New Large Paddle (HB Type) Impeller," *Kagaku Kogaku Ronbunshu*, 41, 276-280 (2015b)
- Moody, L. F.; "Friction factors for pipe flow, "*Transactions of the ASME*, **66**, 671–684(1944)
- Rushton, E. W. Costich, and H. J. Everett, "Power Characteristics of Mixing Impellers part 1," *Chem. Eng. Progress*, 46, 395–404(1950)
- Saito, F, A. W. Nienow, S. Chatwin and I. P. T. Moore; "Power, Gas Dispersion and Homogenisation Characteristics of Scaba SRGT and Rushton Turbine Impellers, "J. Chem. Eng. Japan, 25, 281-287(1992)
- Van't Riet, K. and J. M. Smith;"The trailing vortex system produced by Rushton turbine agitators,"*Chem. Eng. Sci.*, **30**,1093-1105(1975)

Effect of Surface Roughness of Mixing Impeller on Power Consumption

Kenshi FUKUZAWA¹, Riki TAKAHASHI¹, Haruki FURUKAWA¹, Yoshihito KATO¹⁺⁺ and Seung-Tae KOH²

1 Department of Life Science and Applied Chemistry, Nagoya Institute of Technology, Gokiso-cho, Showa-ku, Nagoya-shi, Aichi 466-8555, Japan 2 Department of Bio-Chemical Engineering, Dongyang University, 1 Kyochon, Punggi, Yeongju, Kyungbuk 750-711, Korea

E-mail address of corresponding author: kato.yoshihito@nitech.ac.jp

Keyword: Mixing, Agitation, Power consumption, Surface roughness, Power correlation

Although there are many papers of the mixing power consumption, there is no paper that quantitatively discusses an effect of surface roughness of impeller blades on power consumption. In this paper, authors experimentally verified the effect of surface roughness of mixing impeller on the power consumption by machining the surfaces of various impellers to mimic rust and material changes. As a result, the ratio of surface roughness and diameter of the impellers had no effect on the power consumption when $\varepsilon/d < 0.0125$.